การจำลองการใหลเวียนของอากาศภายในอาคารวงแหวนกักเก็บอิเล็กตรอน และห้องโถงทดลองสถาบันวิจัยแสงซินโครตรอน (องค์การมหาชน)



วิทยานิพนธ์นี้เป็นส่วนหนึ่งของการศึกษาตามหลักสูตรปริญญาวิศวกรรมศาสตรมหาบัณฑิต สาขาวิชาวิศวกรรมเครื่องกล มหาวิทยาลัยเทคโนโลยีสุรนารี ปีการศึกษา 2558

AIR FLOW DESIGN FOR STORAGE RING AND EXPER IMENTAL HALL BUILDING SYNCHROTRON LIGHT RESEARCH INSTITUTE (PUBLIC ORGANIZATION)



A Thesis Submitted in Partial Fulfillment of the Requirements for the Degree of Master of Engineering in Mechanical Engineering

Suranaree University of Technology

Academic Year 2015

การจำลองการใหลเวียนของอากาศภายในอาการวงแหวนกักเก็บอิเล็กตรอน และห้องโถงทดลองสถาบันวิจัยแสงซินโครตรอน (องค์การมหาชน)

มหาวิทยาลัยเทคโนโลยีสุรนารี อนุมัติให้นับวิทยานิพนธ์ฉบับนี้เป็นส่วนหนึ่งของการศึกษา ตามหลักสูตรปริญญามหาบัณฑิต

คณะกรรมการสอบวิทยานิพนธ์

(อ. คร.ธีทัต คลวิชัย) ประธานกรรมการ

(ผศ. คร.กีรติ สุลักษณ์) กรรมการ (อาจารย์ที่ปรึกษาวิทยานิพนธ์)

(ศ.น.ท. คร.สราวุฒิ์ สุจิตจร) กรรมการ

(ผศ. คร.สุภกิจ รูปขันธ์) กรรมการ

(ศ. คร.สันติ แม้นศิริ) รองอธิการบดีฝ่ายวิชาการและพัฒนาความเป็นสากล

Jonsi

(รศ. ร.อ. คร.กนต์ธร ชำนิประศาสน์) คณบดีสำนักวิชาวิศวกรรมศาสตร์

เกริกฤทธิ์ สิทธิศาสตร์ : การจำลองการ ใหลเวียนของอากาศภายในอาคารวงแหวนกักเก็บ อิเล็กตรอนและห้อง โถงทคลองสถาบันวิจัยแสงซิน โครตรอน (องค์การมหาชน) (AIR FLOW DESIGN FOR STORAGE RING AND EXPERIMENTAL HALL BUILDING SYNCHROTRON LIGHT RESEARCH INSTITUTE (PUBLIC ORGANIZATION)) อาจารย์ที่ปรึกษา : ผู้ช่วยศาสตราจารย์ คร.กีรติ สุลักษณ์, 135 หน้า

งานวิจัยนี้นำเสนอพฤติกรรมการใหลเวียนของอากาศภายในอาคารวงแหวนกักเก็บ อิเล็กตรอนและห้องโถงทดลอง เพื่อออกแบบการใหลเวียนอากาศภายในอาคารใหม่ การศึกษาได้ ทำการสร้างแบบจำลองเสมือนระบบปรับอากาศของอาคารใช้ระเบียบวิธีคำนวณทางซีเอฟดี ที่มี รูปแบบการใหลแตกต่างกัน 3 แบบ นำผลจำลองมาเปรียบเทียบกับผลการวัด พบว่ารูปแบบการ ใหลแบบปั่นป่วน SST *k-W*ให้ผลการจำลองความเร็วของอากาศสอดคล้องและมีแนวโน้ม ใกล้เคียงกับผลการวัดมากกว่าแบบปั่นป่วนมาตรฐาน *k-E*, และแบบราบเรียบ ส่วนเมื่อดูที่อุณหภูมิ พบว่ารูปแบบการใหลแบบปั่นป่วน มาตรฐาน *k-E*ให้ผลการจำลองสอดคล้องและมีแนวโน้ม

ทำการจำลองซีเอฟดีการไหลของอากาศภายในอาคารเทียบกับผลการวัด ณ ตำแหน่งต่างๆ พบว่าที่ความเร็วต่ำ 0.1 - 0.3 เมตร/วินาที มีความแตกต่างของข้อมูลบ้างเล็กน้อย แต่เมื่อความเร็ว สูงขึ้นค่าที่ได้จากแบบจำลองและค่าการตรวจวัดมีความใกล้ชิดกันมากขึ้น และมีแนวโน้มไปใน ทิศทางเดียวกัน ส่วนการเปรียบเทียบอุณหภูมิ พบว่าค่าการวัดแตกต่างจากผลจำลองประมาณ 2-3 องศาเซลเซียส เป็นไปได้จากการลดความซับซ้อนของแบบจำลองลงโดยตัดส่วนที่เป็นตู้จ่าย กำลังไฟฟ้าและตู้ความควบคุมออก ทำให้อุณหภูมิจากการตรวจวัดสูงกว่า แต่แนวโน้มและการ กระจายอุณหภูมิมีความสอดคล้องกัน ได้ทำการออกแบบแนวทางการปรับปรุงการไหลเวียนอากาศ ใหม่ พบว่า วิธีปรับช่องจ่ายอากาศของ AHU ใหม่ให้มีความสมมาตร ให้ผลการกระจายความเร็ว และอุณหภูมิได้ดีกว่าและงบประมาณที่ใช้ในการจัดทำต่ำกว่า

ลายมือชื่อนักศึกษา ____ ลายมือชื่ออาจารย์ที่ปรึกษา ___

สาขาวิชา<u>วิศวกรรมเครื่องกล</u> ปีการศึกษา 2558

KRERKRIT SITTISARD : AIR FLOW DESIGN FOR STORAGE RING AND EXPERIMENTAL HALL BUILDING SYNCHROTRON LIGHT RESEARCH INSTITUTE (PUBLIC ORGANIZATION). THESIS ADVISOR : ASST. PROF. KEERATI SULUKSNA, Ph.D., 135 PP.

SYNCHROTRON LIGHT/STORAGE RING/ AIR FLOW/CFD

This research presents the behavior of air circulation in the electron-storage ring and the experimental hall building to design new airflow circulation. The study simulates the air conditioning system of the building by using CFD technique. Three flow models are investigated: SST k- ω turbulent model, standard k- ε turbulent model, and the laminar flow. Simulation results were compared with the measurement. It was found that the SST k- ω turbulent model gave more satisfactorily of velocity distribution than other flow models. Considering the temperature distribution, the k- ε turbulent model gave more satisfactorily with the measurement than the rest considered models.

The simulation results of indoor air flow compared to the measured results at various locations were found to be slightly different at 0.1 to 0.3 m/s. However, at higher speeds of the airflow obtained values of the model and the measurement are closer together and tend to be in the same direction. For the temperature comparison, it was found that the measurement was different from the simulation result about 2-3°C due to a reduced complexity (no power supply and controller cabinet) of the simulation model. The trends and temperature distribution ware consistent. In this research, two methods for improving the air circulation system are proposed. 1,) installing the air outlet channels symmetrically and 2,) built a roof covering above storage ring zone. Simulation results shown that, symmetrical air outlet design give a good than the use of cover roof. It can improved the air distribution with a more uniform temperature and can save the installing cost than the roof method.



School of Mechanical Engineering

Student's Signature

Academic Year 2015

Advisor's Signature

กิตติกรรมประกาศ

ความสำเร็จลุล่วงด้วยดีของวิทยานิพนธ์ฉบับนี้จะเกิดขึ้นมิได้ ถ้าหากไม่ได้รับความกรุณา จากผู้ช่วยศาสตราจารย์ คร.กีรติ สุลักษณ์ อาจารย์ที่ปรึกษาวิทยานิพนธ์ ผู้ประสิทธิ์ประสาทความรู้ ความช่วยเหลือสนับสนุน มอบทุนการศึกษา ให้คำปรึกษา และชี้แนวทางในการทำวิจัย ตลอดจน กอยกระตุ้นให้กำลังใจจนงานบบรลุจุดประสงค์ ผู้วิจัยขอกราบพระคุณเป็นอย่างสูงในความเมตตา ของท่าน

ขอขอบกุณผู้อำนวยการ ศ.น.ท.คร.ส<mark>รา</mark>วุฒิ สุขจิตรจร หัวหน้าส่วนงานพัฒนาระบบเชิงกล นายเมชี โสภณ พี่ๆส่วนงานทรัพยากรมนุษย์ และเพื่อนร่วมงาน ของสถาบันวิจัยแสงซินโครตรอน (องค์การมหาชน)ที่อนุญาตและให้การสนับสนุนเพื่อการศึกษาในระคับปริญญาโทนี้

ขอขอบกุณกุณพงศ์วัฒน์ วิชัยเมือง และกุณปรีชา วานวงศ์ น้องนักศึกษาระดับปริญญาตรีที่ ร่วมทำงานวิจัย สร้างแบบจำลองและเก็บข้อมูลเพื่อใช้เปรียบวัดกับผลจำลอง ตลอดจนเก็บข้อมูล ภายในอาการ โถงทดลองกันจนดึกดื่น

ขอขอบคุณคุณอาภรณ์พรรณ ศรีอัครวิทยา คุณจริยาพร ศรีวิไลลักษณ์ เจ้าหน้าที่บริหารงาน ทั่วไป สาขาวิชาวิศวกรรมเครื่องกล ที่อำนวยความสะควกในด้านธุรการ ตลอดจนคำแนะนำและให้ กำปรึกษาในเรื่องของระเบียบข้อบังคับต่างๆ ในกา<mark>รศึกษา</mark>เป็นอย่างดี

ขอขอบคุณน้องๆบัณฑิตศึกษาในกลุ่มวิจัยกลศาสตร์เชิงกำนวณ น้องพล น้องอุ้ม น้องเจค น้องกวาง น้องเอก น้องหนึ่ง น้องทัวร์ และทุกคน ที่คอยให้ความช่วยเหลือการทำวิจัยด้วยดีเสมอ สุดท้ายนี้ ขอขอบพระคุณ คุณพ่อบูรณะวิทย์ – คุณแม่เอมอร สิทธิศาสตร์ คุณพี่ธิดารัตน์ ปัญญาพินิต พร้อมภรรยาคุณสุกัญญาและลูกสาว ค.ญ.กวิสรา ผู้คอยดูแล เป็นที่ปรึกษาและให้ กำลังใจ ตลอดจนผลักดันให้ข้าพเจ้ามุ่งมั่นในการศึกษา จนสามารถสำเร็จการศึกษา เกริกฤทธิ์ สิทธิศาสตร์

สารบัญ

บทคัดย่อ (ภาษาไทย)	ก
บทคัดย่อ (ภาษาอังกฤษ)	บ
กิตติกรรมประกาศ	१
สารบัญ	<u>]</u> J
สารบัญตาราง	ณ
สารบัญรูป	<u> </u> ¥
คำอธิบายสัญลักษณ์	ณ
บทที่ ยังได้	
1 บทนำ	1
1.1 ที่มาและค <mark>วาม</mark> สำคัญของปัญหา	1
1.2 วัตถุประสงค์	3
1.3 ขอบเขตของการศึกษา	4
1.4 ปร <mark>ะ โยชน์</mark> ที่คาดว่าจะใด้รับ	4
2 ปริทัศน์วรรณก <mark>รรมและงานวิจัยที่เกี่ยวข้อง</mark>	5
2.1 ซินโกรตรอน	5
2.1.1 การผลิตแสงซินโครตรอน	5
2.1.2 ประโยชน์ของแสงซินโครตรอน	9
2.2 ระบบปรับอากาศของอาคารวงแหวนกักเก็บอิเล็กตรอนและ โถงทคลอง	10
2.3 พลศาสตร์ของไหลเชิงคำนวณ	11
2.3.1 กระบวนการซีเอฟดี	12
2.3.2 ขั้นตอนของซีเอฟดี	13
2.4 สมการควบคุมการใหล	13
2.4.1 การไหลแบบปั่นป่วน	13
2.4.2 แบบจำลองการใหลแบบปั่นป่วน	16

สารบัญ (ต่อ)

2.5 แบบจำลองเพื่อตรวจสอบความถูกต้องของโปรแกรมคอมพิวเตอร์	18	
2.6 งานวิจัยที่เกี่ยวข้อง		
2.6.1 การใช้กรรมวิธีทางตัวเลขจำลองระบบปรับอากาศวงแหวน-		
กักเก็บอิเล็กตรอน	19	
2.6.2 การเลือกใช้รู <mark>ปแ</mark> บบการไหลแบบปั่นป่วนในแบบจำลอง	24	
3 วิธีดำเนินการวิจัย	26	
3.1 สถานที่การศึกษาวิจัย	26	
3.2 ขั้นตอนการศึกษาวิจั <mark>ย</mark>	26	
3.2.1 สร้างแบบจำลอง	26	
3.2.2 เก็บข้อมูล	27	
3.2.3 การสร้างกริด	28	
3.2.4 การจำลองผลด้วยโปรแกรม Ansys Fluent V14	29	
3.2.5 การวิเคราะห์ข้อมูล	31	
3.2.6 สรุปผลและข้อเสนอแนะ	31	
3.3 การตรวจสอบความถูกต้อง	31	
4 แบบจำลองเพื่อ <mark>ตรวจสอบความถูกต้องของโปรแกรม</mark> คอมพิวเตอร์		
4.1 แบบจำลอง(Experimental Study)		
4.2 การจำลอง CFD(CFD SIMULATION)	35	
4.3 ผลการจำลองและการวิเคราะห์		
4.4 สรุปการเปรียบเทียบผล	42	
5 พฤติกรรมการใหลของอากาศในสภาวะปัจจุบัน	43	
5.1 อาการวงแหวนกักเก็บอิเล็กตรอน	43	
5.1.1 ระบบปรับอากาศภายในอาคาร	44	
5.1.2 ค่าการออกแบบระบบปรับอากาศภายในอาคาร	44	
5.2 การตรวจวัดข้อมูลอุณหภูมิและความเร็วอากาศ	50	
5.3 การจำลองการไหลอากาศภายในอาการวงแหวนกักเก็บอิเล็กตรอน	55	

สารบัญ (ต่อ)

5.4 การเปรียบเทียบผลการจำลองกับข้อมูลผลตรวจวัค <u></u>			
6 แบบจำลองการปรับปรุงการใหลของอากาศและข้อเสนอแนะ			
6.1 ปรับช่องจ่ายอากาศของ AHU ใหม่ให้มีความสมมาตร			
6.2 ติดตั้งหลังคาให้กับส่วนวงแหวนกักเก็บอิเล็กตรอน	76		
6.3 ประเมินราคางานก่อสร้ <mark>าง</mark>	<u>79</u>		
6.4 สรุปและข้อเสนอแนะ	<u>.</u> 79		
7 สรุปและข้อเสนอแนะ	80		
7.1 แบบจำลองเพื่อตรวจ <mark>ส</mark> อบคว <mark>า</mark> มถูกต้อง ของโปรแกรมคอมพิวเตอร์	80		
7.2 พฤติกรรมการใหล <mark>่ข</mark> องอากา <mark>ศใน</mark> สภาวะปัจจุบัน			
7.3 แบบจำลองการ <mark>ปรับ</mark> ปรุงการใ <mark>หล</mark> ่ของอากาศและข้อเสนอแนะ	81		
รายการอ้างอิง	83		
ภาคผนวก			
ภาคผนวก ก ข้อมูลการตรวจวัดความเร็วและอุณหภูมิอากาศของแบบจำลอง เพื่อ			
ตรวจ <mark>สอบความ ถูกต้องของโปรแกรมคอมพิวเตอร์</mark>	86		
ภาคผนวก ข ข้อมูลการตรวจวัดความเร็วและอุณหภูมิอากาศภายในอาคาร-			
<u>วงแหวนกักเก็บอิเล็กตรอน</u>	87		
ภาคผนวก ค บทค <mark>วามวิชาการที่ได้รับการตีพิมพ์เ</mark> ผยแพร่ในระหว่างการศึกษา	118		
ประวัติผู้เขียน1			
<i>้ายา</i> ลัยเทคโนโลยัฉุรั			

สารบัญตาราง

หน้า

ตารางที่

5.1	ค่าเฉลี่ยอุณหภูมิและความเร็วอากาศที่วัดจากอุปกรณ์ระบบปรับอากาศ	
	เพื่อใช้เป็นเงื่อนไขเริ่มต้นสำหรับโปรแกรมคอมพิวเตอร์	
5.2	ค่าเฉลี่ยอุณหภูมิและความเร็วอากาศที่ตรวจวัดบริเวณพื้นที่วงแหวนกักเก็บอิเล็กตรอน	54



สารบัญรูป

รูปที่		หน้า
1.1	เครื่องกำเนิดแสงซินโครตรอน	1
1.2	(บน) อุณหภูมิอากาศแวคล้อม (กลาง) อุณหภูมิบนอุปกรณ์วงกักเก็บอิเล็กตรอน	
	ที่ได้จากเซ็นเซอร์ตรวจวัด และ (ล่าง) ความไม่เสถียรของลำแสง	2
2.1	เครื่องกำเนิดแสงซิน โครตรอน เป็นแหล่งกำเ <mark>นิด</mark> ที่ให้แสงมีก่ากวามยาวกลื่นกว้าง	
	ตั้งแต่ช่วงอินฟราเรคถึงรังสีเอกซ์	5
2.2	ป็นอิเล็กตรอน ใช้สำหรับผลิตลำอนุภากอิ <mark>เล็กตรอ</mark> น	6
2.3	โครงสร้างเครื่องเร่งอนุภาคทางตรง	7
2.4	เครื่องเร่งอนุภาคทางตรง(LINAC) แล <mark>ะบู</mark> สเตอร์ซินโ <mark>ก</mark> รตรอน(SYN)	8
2.5	การเลี้ยวเบนของอิเล็กตรอนภายใต้สนามแม่เหล็กของแม่เหล็กบังคับเลี้ยว	8
2.6	การศึกษาองค์ประกอบและ โครง <mark>สร้า</mark> งวัสดุโดยการใช้แ <mark>สงซิ</mark> นโครตรอน	9
2.7	แผนผังสถานีทคลองต่างๆ ขอ <mark>ง</mark> สถาบันวิจัยแสงซิน โครตรอน	10
2.8	ตำแหน่งติดตั้งAHU และ FCU ขอ <mark>งระบบปรับอากาศอากา</mark> ศของอาคารวงแหวน-	
	กักเก็บอิเล็กตรอนและ โถงทุคลอง	11
2.9	ลักษณะความเร็วในการไ <mark>หลแบ</mark> บปั่นป่วน	14
2.10	แบบจำลองเพื่อตรวจสอบคว <mark>ามถูกต้องของโปรแกรมคอมพิวเตอ</mark> ร์	18
2.11	ผลจำลองการใหลงองอากาศสำหรับ (บน)CASE A และ (ล่าง)CASE B	20
2.12(ก)	เวคเตอร์ความเร็วของ1/24 ส่วนของอุโมงค์วงแหวนกักเก็บอิเล็กตรอน	21
2.12(V)	คอนทัวร์อุณหภูมิของ1/24 ส่วนของอุโมงค์วงแหวนกักเก็บอิเล็กตรอน	22
2.13	เวกเตอร์ความเร็ว(บน) และคอนทัวร์อุณหภูมิ(ล่าง) ของ1/12 ส่วนของ โถงทคลอง	24
2.14(ก)	กราฟความเร็ว ณ ความสูงต่างๆ ที่หน้าตัดตัดผ่านช่องถมกถับที่ความเร็ว 2 เมตร/วินาที	25
2.14(V)	กราฟความเร็ว ณ ความสูงต่างๆ ที่หน้าตัดตัดผ่านช่องถมกถับที่ความเร็ว 3 เมตร/วินาที	25
3.1	แบบ 3 มิติที่สร้างขั้นจากโปรแกรม SolidWorks2013	27
3.2	ตำแหน่งตรวจวัคความเร็วถมและอุณหภูมิที่ระดับความสูง 1.2 เมตร	
3.3	กริดแบบ Tetrahedral ใช้ในการจำลองผล	28
3.4	คอนทัวร์ความเร็วที่ระดับกึ่งกลางหน้าตัดช่องจ่ายอากาศของ FCU	29

สารบัญรูป (ต่อ)

3.5	การปรับช่องจ่ายอากาศของ AHU ใหม่ให้มีความสมมาตร ก่อนปรับปรุง(ซ้าย)	
	หลังปรับปรุง(ขวา)	
3.6	แบบจำลองติดตั้งหลังคาให้กับส่วนวงแหวนกักแหวนกักเก็บอิเล็กตรอน	
3.7	แนวแกนตรวจวัดซึ่งตัดผ่านเส้นผ่านศูนย์กลางของอาการ	31
4.1	แบบจำลองเสมือน	33
4.2	ระนาบกึ่งกลางและระดับความสูงที่ทำการตรวจวัด	
4.3	การตรวจวัคความเร็วและอุณหภูมิ	
4.4	เงื่อนไบขอบเขตที่ใช้ใน CFD	
4.5	กราฟเปรียบเทียบความเป็นอิสระของ <mark>กริด</mark> แสดงคว <mark>ามเ</mark> ร็ว-	
	ณ ตำแหน่งกึ่งกลางระนาบความสูง 6 <mark>0 ม</mark> ิลลิเมตร	
4.6	กริคแบบ Tetrahedral ความละเอ <mark>ียด 6</mark> 41,093(บน) ที่ใช้ใ <mark>นก</mark> ารจำลองผล	
	และ(ล่าง)ตัดระนาบกึ่งกลางที่ทำการเปรียบเทียบกับผลการวัด	
4.7	กราฟเปรียบเทียบความเร็ว <mark>อา</mark> กา <mark>ศบนเส้นกึ่งกลางระนาบคว</mark> ามสูง 60 มม.	38
4.8	กราฟเปรียบเทียบความเร็วบนเส้นกึ่งกลางระนาบความสูง 130 มม.	39
4.9	กราฟเปรียบเทียบความเร <mark>็วอากาศ</mark> บนเส้นกึ่งกลางระนาบความสูง 355 มม	
4.10	กราฟเปรียบเทียบอุณหภูมิบ <mark>นเส้นกึ่งกลางระนาบความสูง 60 ม</mark> ม.	40
4.11	กราฟเปรียบเทียบอุณหภูมิบนเส้นกึ่งกลางระนาบกวามสูง 130 มม.	41
4.12	กราฟเปรียบเทียบอุณหภูมิบนเส้นกึ่งกลางระนาบความสูง 355 มม.	
5.1	อาการวงแหวนกักเก็บอิเล็กตรอนและ โถงทุดลอง	44
5.2	ACLS ที่วางตัวอยู่โดยรอบของตัวอาการ	45
5.3	AHU ทำหน้าที่ปรับอากาศบริเวณภายในพื้นที่วงแหวนกักเก็บอิเล็กตรอน	45
5.4	FCUC และ AHUC ทำหน้าปรับอากาศบริเวณส่วนต่องยาย	45
5.5	ช่องทางออกอากาศภายในอาคาร	45
5.6	แผนผังสมคุลอากาศพื้นที่วงแหวนกักเก็บอิเล็กตรอน	47
5.7	แผนผังสมคุลอากาศพื้นที่โถงทคลอง	
5.8	แผนผังสมคุลอากาศพื้นที่ส่วนต่องยายโถงทคลอง	
5.9	แสดงตำแหน่งการตรวจวัดอุณหภูมิและความเร็วอากาศ ACLS	

สารบัญรูป (ต่อ)

5.10	ตำแหน่งการตรวจวัคอุณหภูมิและความเร็วอากาศ AHU	
5.11	ตำแหน่งการตรวจวัดอุณหภูมิและความเร็วอากาศ FCU-C และ AHU-C	
5.12	ตำแหน่งการตรวจวัดอุณหภูมิและความเร็วอากาศภายในอาการ	
5.13	เกรื่องมือวัดแบบถวดกวามร้อน	
5.14	กริด Tetrahedral ของแบบจำลอง	
5.15	คอนทัวร์ความเร็วที่ระนาบความสูง 6 เมตรจ <mark>ากพื้</mark> นอาคาร	
5.16	เส้นความเร็วการไหลของอากาศจากช่องอ <mark>อกอากา</mark> ศของ FCU	
5.17	เส้นความเร็วการไหลของอากาศจากช่องออกอาก <mark>า</mark> ศของ AHU	
5.18	คอนทัวร์ความเร็วที่ระนาบความสูง 3. <mark>6 เม</mark> ตรจากพื <mark>้นอ</mark> าคาร	
5.19	คอนทัวร์ความเร็วที่ระนาบความสูง 1 <mark>.2 เ</mark> มตร	60
5.20	คอนทัวร์อุณหภูมิที่ระนาบความ <mark>สูง 1</mark> .2 เมตร	
5.21	เปรียบเทียบความเร็วอากาศของแบบจำลองกับข้อมูลตรวจวัด ตามแนวแกน x-x'	61
5.22	เปรียบเทียบอุณหภูมิอากา <mark>สของแบบจำลองกับข้อมูลตรว</mark> จวัด ตามแนวแกน x-x'	
5.23	เปรียบเทียบความเร็วอาก <mark>าศข</mark> องแบบจำลองกับข้อมูลตรวจวัด ต <mark>าม</mark> แนวแกน R1-R11	
5.24	เปรียบเทียบอุณหภูมิอาก <mark>าศของแบบจำลองกับข้อมูลตรวจวัด ตามแ</mark> นวแกน R1-R11	
5.25	เปรียบเทียบความเร็วอากา <mark>ศของแบบจำลองกับข้อมูลตรวจวัด ต</mark> ามแนวแกน R2-R12	
5.26	เปรียบเทียบอุณหภูมิอากาศของแบบจำลองกับข้อมูลตรวจวัด ตามแนวแกน R2-R12	
5.27	เปรียบเทียบความเร็วอากาศของแบบจำลองกับข้อมูลตรวจวัด ตามแนวแกน R3-R13	
5.28	เปรียบเทียบอุณหภูมิอากาศของแบบจำลองกับข้อมูลตรวจวัด ตามแนวแกน R3-R13	
5.29	เปรียบเทียบความเร็วอากาศของแบบจำลองกับข้อมูลตรวจวัด ตามแนวแกน R4-R14	
5.30	เปรียบเทียบอุณหภูมิอากาศของแบบจำลองกับข้อมูลตรวจวัด ตามแนวแกน R4-R14	
5.31	เปรียบเทียบความเร็วอากาศของแบบจำลองกับข้อมูลตรวจวัด ตามแนวแกน R5-R15	
5.32	เปรียบเทียบอุณหภูมิอากาศของแบบจำลองกับข้อมูลตรวจวัด ตามแนวแกน R5-R15	
5.33	เปรียบเทียบความเร็วอากาศของแบบจำลองกับข้อมูลตรวจวัด ตามแนวแกน Z-Z'	
5.34	เปรียบเทียบอุณหภูมิอากาศของแบบจำลองกับข้อมูลตรวจวัด ตามแนวแกน Z-Z'	
5.35	เปรียบเทียบความเร็วอากาศของแบบจำลองกับข้อมูลตรวจวัด ตามแนวแกน R6-R16	
5.36	เปรียบเทียบอุณหภูมิอากาศของแบบจำลองกับข้อมูลตรวจวัด ตามแนวแกน R6-R16	

สารบัญรูป (ต่อ)

¥	
หน้า	

5.37	เปรียบเทียบความเร็วอากาศของแบบจำลองกับข้อมูลตรวจวัค ตามแนวแกน R7-R17	68
5.38	เปรียบเทียบอุณหภูมิอากาศของแบบจำลองกับข้อมูลตรวจวัด ตามแนวแกน R7-R17	69
5.39	เปรียบเทียบความเร็วอากาศของแบบจำลองกับข้อมูลตรวจวัด ตามแนวแกน R8-R18	69
5.40	เปรียบเทียบอุณหภูมิอากาศของแบบจำลองกับข้อมูลตรวจวัด ตามแนวแกน R8-R18	70
5.41	เปรียบเทียบความเร็วอากาศของแบบจำลองก <mark>ับข</mark> ้อมูลตรวจวัด ตามแนวแกน R9-R19	70
5.42	เปรียบเทียบอุณหภูมิอากาศของแบบจำลองกั <mark>บข้</mark> อมูลตรวจวัด ตามแนวแกน R9-R19	71
5.43	เปรียบเทียบความเร็วอากาศของแบบจำลอ <mark>งกับข้อ</mark> มูลตรวจวัด ตามแนวแกน R10-R20	71
5.44	เปรียบเทียบอุณหภูมิอากาศของแบบจำลองกับข้อมูลตรวจวัด ตามแนวแกน R10-R20	72
6.1	(บน)แผนผังจัคเรียงช่องถมจ่ายของ AHU ใหม่ แถ <mark>ะ(ถ่</mark> าง)รูป3มิติแบบจำถองคอมพิวเตอร์ <u></u>	74
6.2	(บน)คอนทัวร์ความเร็ว และ(ล่าง)เส้นความเร็วการใหล	
	บนระนาบกวามสูง 3.6 เมตรที่ตั <mark>ดผ่า</mark> นช่องลมจ่ายที่จัดว <mark>างให</mark> ม่	
6.3	คอนทัวร์ความเร็วบนระนาบค <mark>ว</mark> ามสูง 1.2 เมตร	75
6.4	คอนทัวร์อุณหภูมิบนระนาบความสูง 1.2 เมตร <u>.</u>	76
6.5	โมเคล 3มิติ ของแบบจำ <mark>ลอง</mark> คอมพิวเตอร์ติดตั้งหลังกาปิด	76
6.6	คอนทัวร์ความเร็วบนระ <mark>นาบควา</mark> มสูง 3.6 เมตร เมตร (มีหลังคาปิค)	77
6.7	เส้นความเร็วบนระนาบความสูง 3.6 เมตร (มีหลังคาปิด)	77
6.8	ความเร็วบนระนาบความสูง 1.2 เมตร เมตร (<mark>มีหลังคาปิด)</mark>	76
6.9	อุณหภูมิบนระนาบความสูง 1.2 เมตร เมตร (มีหลังคาปิด)	78
7.1	(ซ้าย)แบบจำลองปรับช่องลมจ่ายใหม่ และ(ขวา)แบบจำลองติดตั้งหลังคาปิด	

คำอธิบายสัญลักษณ์

ρ	=	ความหนาแน่น(W/m·s)
C_p	=	ความจุกวามร้อนจำเพาะ(kJ/kg·K)
k	=	สัมประสิทธิ์การนำความร้อนของอากาศ(W/m·K)
t	=	ເວລາ(s)
g	=	แรงโน้มถ่ <mark>วง</mark> ของโลก(m/s ²)
p	=	ความดัน(N/m²)
Т	=	อุณหภูมิ(°C)
q	=	อัต <mark>ราก</mark> ารแลกเป <mark>ลี่ยน</mark> ความร้อน(W/m²)
u	=	ความเร็ว(m/s)
μ	=	ความหนืด(kg/m·s)
μ_t	=	ความหนืดของการใหลแบบปั่นป่วน(kg/m·s)
u, v, w		ความเร็วในทิศแกน x, y, z ตามถำดับ(m/s)
$\bar{u}, \bar{v}, \bar{w}$	=	ความเร็วเฉลี่ยในทิศแกน x, y, z ตามลำดับ(m/s)
u', v', w'	=	<mark>ความเร็วแปรปรวนในทิศแ</mark> กน x, y, z ตามลำคับ(m/s)
p, \overline{p}, p'	5	แรงดัน แรงคันเฉลี่ย และแรงคันแปรปรวน ตามลำคับ(N/m²)
δt	31	ช่วงเวลาในการเฉลี่ย(s)
k	=	พลังงานจลน์ของความปั่นป่วน(kJ/kg)
ε	=	อัตราการสูญเสียพลังงานจลน์ของความปั่นป่วน(kJ/kg.s)
$C_{1\varepsilon}$	=	ค่าคงที่ตัวที่ 1 ของสมการอัตราสูญเสียพลังงานจลน์ของความ
		ปั่นป่วน
	=	มีค่าเท่ากับ 1.44
$C_{2\varepsilon}$	=	ค่าคงที่ตัวที่ 1 ของสมการอัตราสูญเสียพลังงานจลน์ของความ
		ปั่นป่วนมีค่าเท่ากับ 1.92
C_{μ}	=	ค่าคงที่ของ μ_t มีค่าเท่ากับ 0.09







1.3 ขอบเขตการศึกษา

งานวิจัยนี้ได้ทำการศึกษาพฤติกรรมการไหลเวียนของอากาศ ภายในอาคารวงแหวนกักเก็บ อิเล็กตรอนและห้องโถงทคลองของสถาบันวิจัยแสงซินโครตรอน การศึกษาใช้การจำลองด้วย ซอฟต์แวร์ซีเอฟดี (CFD) เพื่อดูพฤติกรรมการไหลของอากาศ ผลจากการศึกษานำไปสู่แนวทางการ ปรับปรุงระบบไหลเวียนอากาศที่ให้สามารถรักษาอุณหภูมิที่เหมาะสมและสม่ำเสมอได้

1.3.1 สร้างแบบจำลองอาการเกรื่องกำเนิดแสงซินโครตรอนโดยกอมพิวเตอร์

 1.3.2 ทำการวิเคราะห์พฤติกรรมการกระจายตัวของอากาศโดยโปรแกรมด้านพลศาสตร์ ของไหล

1.3.3 เปรียบเทียบผลจากการจำลองกับข้อมูลที่ได้จากการตรวจวัดจริง

1.3.4 วิเคราะห์ผลที่ได้จากแบบจำลองเพื่อศึกษาถึงผลกระทบต่างๆของระบบปรับอากาศ และหาแนวทางปรับปรุง

1.3.5 เสนอแนวทางปรับปรุงระบบปรับอากาศให้สามารถรักษาอุณหภูมิที่เหมาะสมและ สม่ำเสมอ

1.4 ผลที่คาดว่าจะได้รับ

สามารถรักษาอุณหภูมิระบบปรับอากาศภายในอาคารวงแหวนกักเก็บอิเล็กตรอน และห้อง โถงทดลองของสถาบันวิจัยแสงซินโครตรอนให้เหมาะสมและสม่ำเสมอได้ ซึ่งจะส่งผลให้ลำ อิเล็กตรอนมีเสถียรภาพที่ดีขึ้นยังจะเป็นประโยชน์ต่อนักวิทยาศาสตร์และนักวิจัยที่มาใช้แสง ซินโครตรอนต่อไป

้³่าว^{ักยา}ลัยเทคโนโลยีสุร^น









2.1.2 ประโยชน์ของแสงซินโครตรอน

แสงซินโครตรอนถูกใช้เป็นเครื่องมือในการศึกษาวิจัยหลากหลายสาขาโคยเฉพาะ อย่างยิ่งการศึกษาองก์ประกอบและ โครงสร้างของวัสดุต่างๆ

การศึกษาองค์ประกอบและโครงสร้างวัสดุอาศัยหลักการใช้แสงซินโครตรอนเข้า ไปกระตุ้นอะตอมที่อยู่ภายในวัสดุ ซึ่งจะทำให้เกิดกระบวนการบางอย่าง เช่น แสงเกิดการกระเจิง จากวัสดุ หรือวัสดุมีการดูดกลืนแสง หรือมีบางสิ่งหลุดออกมาจากวัสดุ เช่นมีอิเล็กตรอนหลุด ออกมา หรือวัสดุมีการปลดปล่อยรังสีเอกซ์ จากนั้นจะมีระบบวัดสำหรับวัดแสงที่กระเจิง หรือวัด การดูดกลืนแสง หรือวัดอิเล็กตรอนหรือรังสีเอกซ์ที่ถูกปล่อยออกมา แล้วทำการวิเคราะห์ข้อมูล ออกมาเป็นองค์ประกอบ หรือลักษณะโครงส<mark>ร้า</mark>งวัสดุ ดังแสดงในรูปที่ 2.6



สิ่งที่ทำการวัดหลังจากการกระตุ้นด้วยแสงซินโครตรอน จะให้ข้อมูลที่แตกต่างกันไป เช่น หากวัดรังสีเอกซ์ที่กระเจิงออกมาจากวัสดุ จะได้ข้อมูลของขนาดและรูปร่างของโมเลกุล หรือขนาด และรูปร่างของอนุภาคนาโน หรือหากวัดอิเล็กตรอนที่หลุดออกมาจากวัสดุ จะได้ข้อมูลลักษณะ พื้นผิวของโลหะ หรือสารกึ่งตัวนำ หากวัดการดูดกลืนรังสีเอกซ์ของวัสดุ จะได้ข้อมูลระยะห่าง ระหว่างอะตอมภายในวัสดุ หากวัดการดูดกลืนแสงอินฟราเรดของวัสดุ จะได้ข้อมูลชนิดพันธะเกมี ในวัสดุ หรือหากวัดรังสีเอกซ์ที่ปล่อยออกมาจากวัสดุ จะได้ข้อมูลชนิดของธาตุที่เป็นองก์ประกอบ ของวัสดุนั้น เป็นต้น นอกจากนั้น แสงซินโครตรอนยังสามารถใช้ในการสร้างเบ้าหล่อขนาดเล็ก ระดับไมครอน เพื่อสร้างชิ้นส่วนขนาดจิ๋ว

ภายในสถาบันวิจัยแสงซินโครตรอนจึงมีสถานีทคลองต่างๆ อยู่รอบๆ วงกักเก็บ อิเล็กตรอน โคยสถานีทคลองเหล่านี้จะมีชื่อเรียกตามสิ่งที่ทำการวัด เช่น สถานีทคลองการกระเจิง รังสีเอกซ์ สถานีทคลองการดูคกลืนรังสีเอกซ์ สถานีทคลองการเรืองรังสีเอกซ์ เป็นต้น ดังแสคงใน รูปที่ 2.7



รูปที่ 2.7 แผนผังสถานีทคลองต่างๆ ของสถาบันวิจัยแสงซินโครตรอน (ที่มา: www.slri.or.th)

2.2 ระบบปรับอากาศของอาคารวงแหวนกักเก็บอิเล็กตรอนและโลงทดลอง

ระบบปรับอากาศภายในอาคาร อันได้แก่ อาคารสำนักงาน โรงแรม โรงพยาบาล สถานศึกษา ถือว่ามีสัดส่วนการใช้พลังงานไฟฟ้าสูงที่สุด ในบางแห่งสัดส่วนการใช้พลังงานของ เครื่องปรับอากาศอาจสูงถึง 50% ของการใช้พลังงานทั้งหมดในอาการ ดังนั้นการออกแบบอาการที่ ดี ไม่ว่าจะเป็นการปรับภูมิทัศน์ หรือเลือกวัสดุป้องกันความร้อนประเภทต่างๆ เข้ามาภายในอาการ



ปั๊มและเครื่องอัดไอ การหล่อเย็นอุปกรณ์อิเล็กทรอนิกส์ กระบวนการทางด้านเคมี การไหลและการ ถ่ายเทความร้อนผ่านตึกและตัวอาการ การกระจายมลภาวะในอากาศและน้ำ การไหลของน้ำใน แม่น้ำ ลำธารและมหสมุทร การทำนายสภาพอากาศ การไหลของเลือดในระบบหมุนเวียนของ ร่างกาย เป็นต้น(กีรติ สุลักษณ์)

2.3.1 กระบวนการซีเอฟดี

การสร้างสมการเพื่อใช้อธิบายปรากฏการณ์ของการไหลทำได้ไม่ยากนัก สิ่งที่ยาก คือการแก้สมการหาผลเฉลย แม้คอมพิวเตอร์ซึ่งมีประสิทธิภาพในการคำนวณได้ถูกนำมาช่วยแก้ สมการการไหล แต่คอมพิวเตอร์ก็เข้าใจเพียงตรรกะแบบพีชคณิต(บวก ลบ คูณ หาร) ไม่เข้าใจ ตรรกะแบบอนุพันธ์คณิต ด้วยเหตุนี้ การแก้สมการควบคุมการไหลโดยคอมพิวเตอร์จึงต้องใช้ เทคนิคพิเศษเข้าช่วย เพื่อแปลงสิ่งที่มนุษย์เข้าใจ(อนุพันธ์คณิต) ให้เป็นสิ่งที่คอมพิวเตอร์เข้าใจ (พีชคณิต) กระบวนการดังกล่าวเรียกว่า ดิสครีไทเซชัน(Discretization)

กระบวนการคิสครีไทเซชันมีหลายวิธี แต่ที่นิยมนำมาประยุกต์แก้ปัญหาเชิงตัวเลข มี 3 วิธี คือ วิธีไฟในต์ดิฟเฟอเรนต์(Finite Difference Method:FDM) วิธีไฟในต์เอลิเมนต์(Finite Element Method: FEM) และวิธีไฟในต์โวลุม(Finite Volume Method:FVM) ซึ่งจะขอกล่าวถึง เฉพาะวิธีที่เหมาะสมและนิยมใช้สำหรับปัญหาการไหลคือวิธีไฟในต์โวลุม

วิธีไฟในต์โวลุม เป็นวิธีที่ใช้หลักการแบ่งโดเมนออกเป็นปริมาตรควบคุมย่อย จากนั้นอินทิเกรตสมการควบคุมบนปริมาตรควบคุม แปลงสมการเชิงอนุพันธ์ให้เป็นสมการผลต่าง และคำนวณหาผลเฉลยที่จุดต่อต่างๆ โดยใช้วิธีคำนวณซ้ำ การอินติเกรทบนปริมาตรควบคุมเป็น หลักการทำให้วิธีไฟในต์โวลุมแตกต่างจากวิธีดิสกรีไทเซชันแบบอื่น เป็นหลักพื้นฐานของความ อนุรักษ์ปริมาณที่ใหลผ่านเข้าออกปริมาตรควบคุม จึงสอดกล้องกับกายภาพของการใหลเป็นอย่างดี ทำความเข้าใจได้ง่าย ข้อดีของวิธีไฟในต์โวลุมคือใช้ได้ผลดีกับการใหลทุกรูปแบบ ทั้งราบเรียบ และปั่นป่วน จึงถูกนำไปใช้พัฒนาซอฟต์แวร์ทั่วไป

2.3.2 ขั้นตอนของซีเอฟดี

โปรแกรมซีเอฟดีที่พัฒนาขึ้นเองหรือซอฟต์แวร์ซีเอฟดีสำเร็จรูปมีการทำงาน แบ่งเป็น 3 ขั้นตอนดังนี้

การประมวลผลก่อน(Pre-processor) ประกอบด้วยการกำหนดข้อมูลให้กับ โปรแกรม ได้แก่ สร้างรูปทรงของโดเมน ที่จะวิเคราะห์ สร้างกริดหรือปริมาตรควบคุมหรือเอลิ เมนต์ การกำหนดค่าคุณสมบัติของการไหล เป็นต้น ความแม่นยำของผลเฉลยที่แก้ได้ขึ้นอยู่กับ ปัจจัยหลายอย่าง หนึ่งในปัจจัยหลักคือจำนวนจุดต่อใช้ โดยทั่วไปจำนวนจุดต่อมากย่อมได้ความ ถูกต้องมากกว่าการใช้จำนวนจุดต่อน้อย แต่จำนวนจุดต่อมากย่อมใช้เวลาในการคำนวณมากขึ้นตาม ไปด้วยเช่นกัน เวลาประมาณ 50% ของที่ใช้ทั้งหมดถูกใช้ไปกับการเตรียมของมูลกริดที่เหมาะสม ให้กับปัญหา ดังนั้นการป้อนข้อมูลให้กับการคำนวณเพื่อแก้ปัญหาต้องคำนึงถึงความเหมาะสมของ จำนวนจุดต่อที่ใช้เพื่อให้ได้ผลเฉลยที่ถูกต้องยอมรับได้ และใช้เวลาประมวลผลที่ไม่นานเกินไป

การประมวลผล(Processor) เป็นขั้นตอนการเลือกใช้รูปแบบดิสครีไทเซชันเพื่อ สร้างสมการดิสครีไทส์ โดยปกติในซอฟต์แวร์ซีเอฟดีแต่ละแบบจะถูกพัฒนาบนกระบวนการดิสครี ไทเซชันเพียงอันใดอันหนึ่ง ในขั้นตอนการประมวลผลนี้ ผู้พัฒนาหรือผู้ใช้ซอฟต์แวร์จะต้องเลือก แบบแผนการประมาณค่าเชิงตัวเลข(Numerical scheme) ที่เหมาะสมให้กับการวิเคราะห์ เพื่อให้ผล กำนวณที่ได้มีกวามแม่นยำและมีเสถียรภาพต<mark>าม</mark>ต้องการ

การประมวลผลหลัง(Post-processor) เป็นขั้นตอนสุดท้ายของกระบวนการซีเอฟดี ขั้นตอนนี้รับค่าผลเฉลยจากขั้นตอนการกำนวณมาแสดงผลในรูปแบบของกราฟฟิกต่างๆ เช่น รูปร่างของปัญหาและกริด กราฟเวคเตอร์ กราฟคอนทัวร์ กราฟพื้นผิว การเปลี่ยนตำแหน่ง เช่น การ เกลื่อนตัว การหมุน เป็นต้น

2.4 สมการควบคุมการใหล

สมการควบคุมการไหลล้วนถูกสร้างบนกฎมูลฐานของ 1.)ความอนุรักษ์มวล ที่ว่ามวลย่อม ไม่เพิ่มขึ้นหรือสูญหายไปจากระบบ 2.)ความอนุรักษ์โมเมนตัม ที่ว่าอัตราการเปลี่ยนแปลง โมเมนตัมย่อมเท่ากับผลรวมของแรงทั้งหมดที่กระทำต่อปริมาตรควบคุมของการไหล ตามกฎข้อที่ สองของนิวตัน และ 3.)ความอนุรักษ์พลังงาน ที่ว่าอัตราการเปลี่ยนแปลงพลังงานย่อมเท่ากับผลรวม ของอัตราความร้อนกับอัตราของงานที่กระทำกับปริมาตรควบคุมของการไหล ตามกฎข้อที่หนึ่ง ของเทอร์โมไดนามิกส์ ดังนั้นสมการที่เกี่ยวข้องจึงประกอบด้วย

สมการอนุรักษ์มาลิยเทคโนไ

$$\frac{\partial \rho}{\partial t} + \left(\vec{V} \cdot \mu o u\right) = 0 \tag{3.1}$$

สมการอนุรักษ์โมเมน่ตัม

$$\frac{\partial(\rho u)}{\partial t} + \left(\vec{p} \cdot \rho u u\right) = -\vec{\nabla}p + \mu \vec{\nabla}^2 u + \rho g \qquad (3.2)$$

สมการอนุรักษ์พลังงาน

$$\frac{\partial(\rho c_p T)}{\partial t} + \rho C_p \vec{\mathcal{V}} \cdot (Tu) = \mathbf{k} \vec{\mathcal{V}}^2 T - p \vec{\mathcal{V}} u + q$$
(3.3)

2.4.1 การใหลแบบปั้นป่วน



จากนั้นทำการเฉลี่ยในช่วงเวลาหนึ่ง (Time-average)จะได้ว่า

$$\frac{1}{\delta t} \int_{0}^{\delta t} u' dt = 0 \quad ; \quad \frac{1}{\delta t} \int_{0}^{\delta t} u dt = 0$$
$$\frac{1}{\delta t} \int_{0}^{\delta t} v' dt = 0 \quad ; \quad \frac{1}{\delta t} \int_{0}^{\delta t} v dt = 0$$
$$\frac{1}{\delta t} \int_{0}^{\delta t} w' dt = 0 \quad ; \quad \frac{1}{\delta t} \int_{0}^{\delta t} w dt = 0 \quad (3.5)$$

แทนสมการ 3.4 ลงในสมการเชิงอนุรักษ์มวล โดยพิจารณาเป็นการใหลแบบไม่อัด

ตัว จะได้ว่า

$$\frac{\partial \bar{u}}{\partial x} + \frac{\partial \bar{v}}{\partial y} + \frac{\partial \bar{w}}{\partial z} = 0$$
(3.6)

และทำการแทนสมการ 3.4 – 3.5 ลงในสมการเชิงอนุรักษ์โมเมนตัมโดยพิจารณา เป็นการไหลแบบไม่อัดตัว ไม่ลิดผลของค่าความหนืดและไม่ดิดผลของแรงไม่องจากน้ำหนักของ ตัวเอง จะได้

$$\rho\left(\frac{\partial \overline{u}}{\partial t} + \overline{u}\frac{\partial \overline{u}}{\partial x} + \overline{v}\frac{\partial \overline{u}}{\partial y} + \overline{w}\frac{\partial \overline{u}}{\partial z}\right) = -\frac{\partial \overline{p}}{\partial x} + \frac{\partial}{\partial x}\left[\mu\left(\frac{\partial \overline{u}}{\partial x} + \frac{\partial \overline{u}}{\partial x}\right) - \rho\overline{u'u'}\right] + \frac{\partial}{\partial y}\left[\mu\left(\frac{\partial \overline{u}}{\partial y} + \frac{\partial \overline{v}}{\partial x}\right) - \rho\overline{u'v'}\right] + \frac{\partial}{\partial z}\left[\mu\left(\frac{\partial \overline{u}}{\partial z} + \frac{\partial \overline{v}}{\partial y}\right) - \rho\overline{u'v'}\right] + \frac{\partial}{\partial z}\left[\mu\left(\frac{\partial \overline{u}}{\partial z} + \frac{\partial \overline{v}}{\partial y}\right) - \rho\overline{u'v'}\right] + \frac{\partial}{\partial z}\left[\mu\left(\frac{\partial \overline{u}}{\partial z} + \frac{\partial \overline{v}}{\partial y}\right) - \rho\overline{u'v'}\right] + \frac{\partial}{\partial z}\left[\mu\left(\frac{\partial \overline{u}}{\partial z} + \frac{\partial \overline{v}}{\partial y}\right) - \rho\overline{u'v'}\right] + \frac{\partial}{\partial z}\left[\mu\left(\frac{\partial \overline{u}}{\partial z} + \frac{\partial \overline{v}}{\partial y}\right) - \rho\overline{u'v'}\right] + \frac{\partial}{\partial z}\left[\mu\left(\frac{\partial \overline{u}}{\partial z} + \frac{\partial \overline{v}}{\partial y}\right) - \rho\overline{u'v'}\right] + \frac{\partial}{\partial z}\left[\mu\left(\frac{\partial \overline{u}}{\partial z} + \frac{\partial \overline{v}}{\partial y}\right) - \rho\overline{u'v'}\right] + \frac{\partial}{\partial z}\left[\mu\left(\frac{\partial \overline{u}}{\partial z} + \frac{\partial \overline{v}}{\partial y}\right) - \rho\overline{u'v'}\right] + \frac{\partial}{\partial z}\left[\mu\left(\frac{\partial \overline{u}}{\partial z} + \frac{\partial \overline{v}}{\partial y}\right) - \rho\overline{u'v'}\right] + \frac{\partial}{\partial z}\left[\mu\left(\frac{\partial \overline{u}}{\partial z} + \frac{\partial \overline{v}}{\partial y}\right) - \rho\overline{u'v'}\right] + \frac{\partial}{\partial z}\left[\mu\left(\frac{\partial \overline{u}}{\partial z} + \frac{\partial \overline{v}}{\partial y}\right) - \rho\overline{u'v'}\right] + \frac{\partial}{\partial z}\left[\mu\left(\frac{\partial \overline{u}}{\partial z} + \frac{\partial \overline{v}}{\partial y}\right) - \rho\overline{u'v'}\right] + \frac{\partial}{\partial z}\left[\mu\left(\frac{\partial \overline{u}}{\partial z} + \frac{\partial \overline{v}}{\partial y}\right) - \rho\overline{u'v'}\right] + \frac{\partial}{\partial z}\left[\mu\left(\frac{\partial \overline{u}}{\partial z} + \frac{\partial \overline{v}}{\partial y}\right) - \rho\overline{u'v'}\right] + \frac{\partial}{\partial z}\left[\mu\left(\frac{\partial \overline{u}}{\partial z} + \frac{\partial \overline{v}}{\partial y}\right) - \rho\overline{u'v'}\right] + \frac{\partial}{\partial z}\left[\mu\left(\frac{\partial \overline{u}}{\partial z} + \frac{\partial \overline{v}}{\partial y}\right] + \frac{\partial}{\partial v}\left[\frac{\partial \overline{v}}{\partial z} + \frac{\partial}{\partial v}\right] + \frac{\partial}{\partial v}\left[\frac{\partial \overline{v}}{\partial v}\right]$$

$$\rho\left(\frac{\partial\bar{v}}{\partial t} + \bar{u}\frac{\partial\bar{v}}{\partial x} + \bar{v}\frac{\partial\bar{v}}{\partial y} + \bar{w}\frac{\partial\bar{v}}{\partial z}\right) = -\frac{\partial\bar{p}}{\partial y} + \frac{\partial}{\partial x}\left[\mu\left(\frac{\partial\bar{v}}{\partial x} + \frac{\partial\bar{u}}{\partial y}\right) - \rho\overline{v}\right] + \frac{\partial}{\partial y}\left[\mu\left(\frac{\partial\bar{v}}{\partial y} + \frac{\partial\bar{v}}{\partial y}\right) - \rho\overline{v}\right] + \frac{\partial}{\partial z}\left[\mu\left(\frac{\partial\bar{v}}{\partial z} + \frac{\partial\bar{w}}{\partial y}\right) - \rho\overline{v}\right] + \frac{\partial}{\partial z}\left[\mu\left(\frac{\partial\bar{v}}{\partial z} + \frac{\partial\bar{w}}{\partial y}\right) - \rho\overline{v}\right] + \frac{\partial}{\partial z}\left[\mu\left(\frac{\partial\bar{v}}{\partial z} + \frac{\partial\bar{w}}{\partial y}\right) - \rho\overline{v}\right] + \frac{\partial}{\partial z}\left[\mu\left(\frac{\partial\bar{v}}{\partial z} + \frac{\partial\bar{w}}{\partial y}\right) - \rho\overline{v}\right] + \frac{\partial}{\partial z}\left[\mu\left(\frac{\partial\bar{v}}{\partial z} + \frac{\partial\bar{w}}{\partial y}\right) - \rho\overline{v}\right] + \frac{\partial}{\partial z}\left[\mu\left(\frac{\partial\bar{v}}{\partial z} + \frac{\partial\bar{w}}{\partial y}\right) - \rho\overline{v}\right] + \frac{\partial}{\partial z}\left[\mu\left(\frac{\partial\bar{v}}{\partial z} + \frac{\partial\bar{w}}{\partial y}\right) - \rho\overline{v}\right] + \frac{\partial}{\partial z}\left[\mu\left(\frac{\partial\bar{v}}{\partial z} + \frac{\partial\bar{w}}{\partial y}\right) - \rho\overline{v}\right] + \frac{\partial}{\partial z}\left[\mu\left(\frac{\partial\bar{v}}{\partial z} + \frac{\partial\bar{w}}{\partial y}\right) - \rho\overline{v}\right] + \frac{\partial}{\partial z}\left[\mu\left(\frac{\partial\bar{v}}{\partial z} + \frac{\partial\bar{w}}{\partial y}\right) - \rho\overline{v}\right] + \frac{\partial}{\partial z}\left[\mu\left(\frac{\partial\bar{v}}{\partial z} + \frac{\partial\bar{w}}{\partial y}\right) - \rho\overline{v}\right] + \frac{\partial}{\partial z}\left[\mu\left(\frac{\partial\bar{v}}{\partial z} + \frac{\partial\bar{w}}{\partial y}\right) - \rho\overline{v}\right] + \frac{\partial}{\partial z}\left[\mu\left(\frac{\partial\bar{v}}{\partial z} + \frac{\partial\bar{w}}{\partial y}\right) - \rho\overline{v}\right] + \frac{\partial}{\partial z}\left[\mu\left(\frac{\partial\bar{v}}{\partial z} + \frac{\partial\bar{w}}{\partial y}\right) - \rho\overline{v}\right] + \frac{\partial}{\partial z}\left[\mu\left(\frac{\partial\bar{v}}{\partial z} + \frac{\partial\bar{w}}{\partial y}\right) - \rho\overline{v}\right] + \frac{\partial}{\partial z}\left[\mu\left(\frac{\partial\bar{v}}{\partial z} + \frac{\partial\bar{w}}{\partial y}\right) - \rho\overline{v}\right] + \frac{\partial}{\partial z}\left[\mu\left(\frac{\partial\bar{v}}{\partial z} + \frac{\partial\bar{w}}{\partial y}\right) - \rho\overline{v}\right] + \frac{\partial}{\partial z}\left[\mu\left(\frac{\partial\bar{v}}{\partial z} + \frac{\partial\bar{w}}{\partial y}\right) - \rho\overline{v}\right] + \frac{\partial}{\partial z}\left[\mu\left(\frac{\partial\bar{v}}{\partial z} + \frac{\partial\bar{w}}{\partial y}\right) - \rho\overline{v}\right] + \frac{\partial}{\partial z}\left[\mu\left(\frac{\partial\bar{v}}{\partial z} + \frac{\partial\bar{w}}{\partial y}\right] + \frac{\partial}{\partial z}\left[\mu\left(\frac{\partial\bar{v}}{\partial z} + \frac{\partial}{\partial z}\right] + \frac{\partial}{\partial z}\left[\mu\left(\frac{\partial\bar{v}}{\partial z} + \frac{\partial}{\partial z}\right$$

$$\rho\left(\frac{\partial \overline{w}}{\partial t} + \overline{u}\frac{\partial \overline{w}}{\partial x} + \overline{v}\frac{\partial \overline{w}}{\partial y} + \overline{w}\frac{\partial \overline{w}}{\partial z}\right) = -\frac{\partial \overline{p}}{\partial z} + \frac{\partial}{\partial x}\left[\mu\left(\frac{\partial \overline{w}}{\partial x} + \frac{\partial \overline{u}}{\partial z}\right) - \overline{\rho}\overline{w}\overline{t}\right] + \frac{\partial}{\partial y}\left[\mu\left(\frac{\partial \overline{w}}{\partial y} + \frac{\partial \overline{v}}{\partial z}\right) - \rho\overline{w}\overline{t}\right] + \frac{\partial}{\partial z}\left[\mu\left(\frac{\partial \overline{w}}{\partial z} + \frac{\partial \overline{w}}{\partial z}\right) - \rho\overline{w}\overline{t}\right] + \frac{\partial}{\partial z}\left[\mu\left(\frac{\partial \overline{w}}{\partial z} + \frac{\partial \overline{w}}{\partial z}\right) - \rho\overline{w}\overline{t}\right] + \frac{\partial}{\partial z}\left[\mu\left(\frac{\partial \overline{w}}{\partial z} + \frac{\partial \overline{w}}{\partial z}\right) - \rho\overline{w}\overline{t}\right] + \frac{\partial}{\partial z}\left[\mu\left(\frac{\partial \overline{w}}{\partial z} + \frac{\partial \overline{w}}{\partial z}\right) - \rho\overline{w}\overline{t}\right] + \frac{\partial}{\partial z}\left[\mu\left(\frac{\partial \overline{w}}{\partial z} + \frac{\partial \overline{w}}{\partial z}\right) - \rho\overline{w}\overline{t}\right] + \frac{\partial}{\partial z}\left[\mu\left(\frac{\partial \overline{w}}{\partial z} + \frac{\partial \overline{w}}{\partial z}\right) - \rho\overline{w}\overline{t}\right] + \frac{\partial}{\partial z}\left[\mu\left(\frac{\partial \overline{w}}{\partial z} + \frac{\partial \overline{w}}{\partial z}\right) - \rho\overline{w}\overline{t}\right] + \frac{\partial}{\partial z}\left[\mu\left(\frac{\partial \overline{w}}{\partial z} + \frac{\partial \overline{w}}{\partial z}\right) - \rho\overline{w}\overline{t}\right] + \frac{\partial}{\partial z}\left[\mu\left(\frac{\partial \overline{w}}{\partial z} + \frac{\partial \overline{w}}{\partial z}\right) - \rho\overline{w}\overline{t}\right] + \frac{\partial}{\partial z}\left[\mu\left(\frac{\partial \overline{w}}{\partial z} + \frac{\partial \overline{w}}{\partial z}\right) - \rho\overline{w}\overline{t}\right] + \frac{\partial}{\partial z}\left[\mu\left(\frac{\partial \overline{w}}{\partial z} + \frac{\partial \overline{w}}{\partial z}\right) - \rho\overline{w}\overline{t}\right] + \frac{\partial}{\partial z}\left[\mu\left(\frac{\partial \overline{w}}{\partial z} + \frac{\partial \overline{w}}{\partial z}\right) - \rho\overline{w}\overline{t}\right] + \frac{\partial}{\partial z}\left[\mu\left(\frac{\partial \overline{w}}{\partial z} + \frac{\partial \overline{w}}{\partial z}\right) - \rho\overline{w}\overline{t}\right] + \frac{\partial}{\partial z}\left[\mu\left(\frac{\partial \overline{w}}{\partial z} + \frac{\partial \overline{w}}{\partial z}\right) - \rho\overline{w}\overline{t}\right] + \frac{\partial}{\partial z}\left[\mu\left(\frac{\partial \overline{w}}{\partial z} + \frac{\partial \overline{w}}{\partial z}\right) - \rho\overline{w}\overline{t}\right] + \frac{\partial}{\partial z}\left[\mu\left(\frac{\partial \overline{w}}{\partial z} + \frac{\partial \overline{w}}{\partial z}\right) - \rho\overline{w}\overline{t}\right] + \frac{\partial}{\partial z}\left[\mu\left(\frac{\partial \overline{w}}{\partial z} + \frac{\partial \overline{w}}{\partial z}\right] + \frac{\partial}{\partial z}\left[\mu\left(\frac{\partial \overline{w}}{\partial z} + \frac{\partial \overline{w}}{\partial z}\right] + \frac{\partial}{\partial z}\left[\mu\left(\frac{\partial \overline{w}}{\partial z} + \frac{\partial \overline{w}}{\partial z}\right] + \frac{\partial}{\partial z}\left[\mu\left(\frac{\partial \overline{w}}{\partial z} + \frac{\partial \overline{w}}{\partial z}\right] + \frac{\partial}{\partial z}\left[\mu\left(\frac{\partial \overline{w}}{\partial z} + \frac{\partial}{\partial z}\right] + \frac$$

สมการ 3.7a – 3.7c เรียกว่า สมการเรย์โนลด์ สังเกมว่าจะมีมากามคล้ามเลืองกับ สมการเชิงอนุรักษ์โมเมนตัมของนาเวียร์-สโตกส์ โดยที่มีเทอมเพิ่มนี้ไม่มา 9 เมื่อม ซึ่งไม่มาว่า Reynolds Stresses tensor หรือ Turbulence Stresses tensor

จะเห็นได้ว่าสมการเรย์โนลด์นั้น มีตัวแปรไม่ทราบค่าเป็นค่าเฉลี่ยของความคัน และความเร็วในแกนต่างๆ ซึ่งสมการจะอยู่ในรูปของการไหลไม่ปั่นป่วนทำให้สามารถวิเคราะห์ ต่อไปได้ แต่อย่างไรก็ตามเทอม Reynolds Stresses นั้นเป็นตัวไม่ทราบค่าที่เพิ่มขึ้นมา จึงจำเป็นต้อง อาศัยการสร้างแบบจำลองความปั่นป่วนมาช่วยในการคำนวณ

2.4.2 แบบจำลองการใหลแบบปั่นป่วน

ในการสร้างแบบจำลองการใหลแบบปั่นป่วนนั้นสามารถแบ่งออกได้เป็น 3 ทฤษฏีดังนี้

1. Large eddy simulation(LES)

ทฤษฏีนี้จะจำลองพฤติก<mark>รร</mark>มของ *Eddy* ขนาคใหญ่และพิจารณาว่าพฤติกรรม ของ *Eddy* ขนาคเล็กนั้นไม่เปลี่ยนแปลงตา<mark>มปัญหา</mark>

2. Reynolds stresses method(RMS)

ทฤษฎีนี้จะทำการหาสมการเพิ่มเติมจากความสัมพันธ์ระหว่างค่า Reynolds stresses แต่ละตัวใน Reynolds Stresses tensor ซึ่งมีความซับซ้อนมากกว่าทฤษฎี Eddy viscosity model (จะได้กล่าวในข้อถัดไป) และเกี่ยวข้องกับสมการจำนวนมาก นอกจากนั้นยังมีค่าคงที่ที่ได้ จากการทดลองซึ่งมีจำนวนมากและไม่ชัดเจน อีกทั้งยังใช้เวลาในการวิเคราะห์นานกว่าทฤษฎีอื่น จึงไม่ค่อยได้รับความนิยม

3. Eddy viscosity model(EVI

ทฤษฏีนี้เป็นที่นิยมและใช้มีบแพร่ปปายในก่อนโคราะห์การไหลแบบปั่นป่วน ทฤษฏีนี้พิจารณาว่า Reynolds stresses นั้นสัมนับได้กกับมีมีเดียนไปว่ามเร็ว ดังนี้

$$-\rho \left[\frac{1}{2} \frac{1}{2$$

$$= \mu_t \begin{bmatrix} \frac{\partial \overline{u}}{\partial x} + \frac{\partial \overline{u}}{\partial x} & \frac{\partial \overline{u}}{\partial y} + \frac{\partial \overline{v}}{\partial x} & \frac{\partial \overline{u}}{\partial z} + \frac{\partial \overline{w}}{\partial x} \\ \frac{\partial \overline{v}}{\partial x} + \frac{\partial \overline{u}}{\partial y} & \frac{\partial \overline{v}}{\partial y} + \frac{\partial \overline{v}}{\partial y} & \frac{\partial \overline{v}}{\partial z} + \frac{\partial \overline{w}}{\partial y} \\ \frac{\partial \overline{w}}{\partial x} + \frac{\partial \overline{u}}{\partial z} & \frac{\partial \overline{w}}{\partial y} + \frac{\partial \overline{v}}{\partial z} & \frac{\partial \overline{w}}{\partial z} + \frac{\partial \overline{w}}{\partial z} \end{bmatrix}$$
(3.9)

้โดยที่ μ_t คือ กวามหนืดของการไหลแบบปั่นป่วน

เมื่อแทนความสัมพันธ์ของสมการ 3.9 ลงในสมการ 3.7a – 3.7c จะทำให้สมการ เรย์โนลด์อยู่ในรูปแบบสมการดังนี้

$$\rho\left(\frac{\partial \overline{u}}{\partial t} + \overline{u}\frac{\partial \overline{u}}{\partial x} + \overline{v}\frac{\partial \overline{u}}{\partial y} + \overline{w}\frac{\partial \overline{u}}{\partial z}\right) = -\frac{\partial \overline{p}}{\partial x} + \frac{\partial}{\partial x}\left[(\mu + \mu_t)\left(\frac{\partial \overline{u}}{\partial x} + \frac{\partial \overline{u}}{\partial x}\right)\right] + \frac{\partial}{\partial y}\left[(\mu + \mu_t)\left(\frac{\partial \overline{u}}{\partial y} + \frac{\partial \overline{v}}{\partial x}\right)\right] + \frac{\partial}{\partial z}\left[(\mu + \mu_t)\left(\frac{\partial \overline{u}}{\partial z} + \frac{\partial \overline{w}}{\partial x}\right)\right] + \frac{\partial}{\partial z}\left[(\mu + \mu_t)\left(\frac{\partial \overline{u}}{\partial z} + \frac{\partial \overline{w}}{\partial x}\right)\right] + \frac{\partial}{\partial z}\left[(\mu + \mu_t)\left(\frac{\partial \overline{u}}{\partial z} + \frac{\partial \overline{w}}{\partial x}\right)\right] + \frac{\partial}{\partial z}\left[(\mu + \mu_t)\left(\frac{\partial \overline{u}}{\partial z} + \frac{\partial \overline{w}}{\partial x}\right)\right] + \frac{\partial}{\partial z}\left[(\mu + \mu_t)\left(\frac{\partial \overline{u}}{\partial z} + \frac{\partial \overline{w}}{\partial x}\right)\right] + \frac{\partial}{\partial z}\left[(\mu + \mu_t)\left(\frac{\partial \overline{u}}{\partial z} + \frac{\partial \overline{w}}{\partial x}\right)\right] + \frac{\partial}{\partial z}\left[(\mu + \mu_t)\left(\frac{\partial \overline{u}}{\partial z} + \frac{\partial \overline{w}}{\partial x}\right)\right] + \frac{\partial}{\partial z}\left[(\mu + \mu_t)\left(\frac{\partial \overline{u}}{\partial z} + \frac{\partial \overline{w}}{\partial x}\right)\right] + \frac{\partial}{\partial z}\left[(\mu + \mu_t)\left(\frac{\partial \overline{u}}{\partial z} + \frac{\partial \overline{w}}{\partial x}\right)\right] + \frac{\partial}{\partial z}\left[(\mu + \mu_t)\left(\frac{\partial \overline{u}}{\partial z} + \frac{\partial \overline{w}}{\partial x}\right)\right] + \frac{\partial}{\partial z}\left[(\mu + \mu_t)\left(\frac{\partial \overline{u}}{\partial z} + \frac{\partial \overline{w}}{\partial x}\right)\right] + \frac{\partial}{\partial z}\left[(\mu + \mu_t)\left(\frac{\partial \overline{u}}{\partial z} + \frac{\partial \overline{w}}{\partial x}\right)\right] + \frac{\partial}{\partial z}\left[(\mu + \mu_t)\left(\frac{\partial \overline{u}}{\partial z} + \frac{\partial \overline{w}}{\partial x}\right)\right] + \frac{\partial}{\partial z}\left[(\mu + \mu_t)\left(\frac{\partial \overline{u}}{\partial z} + \frac{\partial \overline{w}}{\partial x}\right)\right] + \frac{\partial}{\partial z}\left[(\mu + \mu_t)\left(\frac{\partial \overline{u}}{\partial z} + \frac{\partial \overline{w}}{\partial x}\right)\right] + \frac{\partial}{\partial z}\left[(\mu + \mu_t)\left(\frac{\partial \overline{u}}{\partial z} + \frac{\partial \overline{w}}{\partial x}\right)\right] + \frac{\partial}{\partial z}\left[(\mu + \mu_t)\left(\frac{\partial \overline{u}}{\partial z} + \frac{\partial \overline{w}}{\partial x}\right)\right] + \frac{\partial}{\partial z}\left[(\mu + \mu_t)\left(\frac{\partial \overline{w}}{\partial z} + \frac{\partial \overline{w}}{\partial x}\right)\right] + \frac{\partial}{\partial z}\left[(\mu + \mu_t)\left(\frac{\partial \overline{w}}{\partial z} + \frac{\partial \overline{w}}{\partial x}\right)\right] + \frac{\partial}{\partial z}\left[(\mu + \mu_t)\left(\frac{\partial \overline{w}}{\partial z} + \frac{\partial \overline{w}}{\partial x}\right)\right] + \frac{\partial}{\partial z}\left[(\mu + \mu_t)\left(\frac{\partial \overline{w}}{\partial x} + \frac{\partial \overline{w}}{\partial x}\right)\right] + \frac{\partial}{\partial z}\left[(\mu + \mu_t)\left(\frac{\partial \overline{w}}{\partial x} + \frac{\partial \overline{w}}{\partial x}\right)\right] + \frac{\partial}{\partial z}\left[(\mu + \mu_t)\left(\frac{\partial \overline{w}}{\partial x} + \frac{\partial}{\partial x}\right)\right] + \frac{\partial}{\partial z}\left[(\mu + \mu_t)\left(\frac{\partial \overline{w}}{\partial x} + \frac{\partial}{\partial x}\right)\right] + \frac{\partial}{\partial z}\left[(\mu + \mu_t)\left(\frac{\partial \overline{w}}{\partial x} + \frac{\partial}{\partial x}\right)\right] + \frac{\partial}{\partial z}\left[(\mu + \mu_t)\left(\frac{\partial \overline{w}}{\partial x} + \frac{\partial}{\partial x}\right)\right] + \frac{\partial}{\partial z}\left[(\mu + \mu_t)\left(\frac{\partial \overline{w}}{\partial x} + \frac{\partial}{\partial x}\right)\right] + \frac{\partial}{\partial z}\left[(\mu + \mu_t)\left(\frac{\partial \overline{w}}{\partial x} + \frac{\partial}{\partial x}\right)\right] + \frac{\partial}{\partial z}\left[(\mu + \mu_t)\left(\frac{\partial \overline{w}}{\partial x} + \frac{\partial}{\partial x}\right)\right] + \frac{\partial}{\partial z}\left[(\mu + \mu_t)\left(\frac{\partial \overline{w}}{\partial x} + \frac{\partial}{\partial x}\right)\right] + \frac{\partial}{\partial z}\left[(\mu + \mu_t)\left(\frac{\partial \overline{w}}{\partial x} + \frac{\partial}{\partial x}\right)\right] + \frac{\partial}{$$

$$\rho\left(\frac{\partial\bar{v}}{\partial t} + \bar{u}\frac{\partial\bar{v}}{\partial x} + \bar{v}\frac{\partial\bar{v}}{\partial y} + \bar{w}\frac{\partial\bar{v}}{\partial z}\right) = -\frac{\partial\bar{p}}{\partial y} + \frac{\partial}{\partial x}\left[\left(\mu + \mu_t\right)\left(\frac{\partial\bar{v}}{\partial x} + \frac{\partial\bar{u}}{\partial y}\right)\right] + \frac{\partial}{\partial y}\left[\left(\mu + \mu_t\right)\left(\frac{\partial\bar{v}}{\partial y} + \frac{\partial\bar{v}}{\partial y}\right)\right] + \frac{\partial}{\partial z}\left[\left(\mu + \mu_t\right)\left(\frac{\partial\bar{v}}{\partial z} + \frac{\partial\bar{w}}{\partial y}\right)\right] + \frac{\partial}{\partial z}\left[\left(\mu + \mu_t\right)\left(\frac{\partial\bar{v}}{\partial z} + \frac{\partial\bar{w}}{\partial y}\right)\right] + \frac{\partial}{\partial z}\left[\left(\mu + \mu_t\right)\left(\frac{\partial\bar{v}}{\partial z} + \frac{\partial\bar{w}}{\partial y}\right)\right] + \frac{\partial}{\partial z}\left[\left(\mu + \mu_t\right)\left(\frac{\partial\bar{v}}{\partial z} + \frac{\partial\bar{w}}{\partial y}\right)\right] + \frac{\partial}{\partial z}\left[\left(\mu + \mu_t\right)\left(\frac{\partial\bar{v}}{\partial z} + \frac{\partial\bar{w}}{\partial y}\right)\right] + \frac{\partial}{\partial z}\left[\left(\mu + \mu_t\right)\left(\frac{\partial\bar{v}}{\partial z} + \frac{\partial\bar{w}}{\partial y}\right)\right] + \frac{\partial}{\partial z}\left[\left(\mu + \mu_t\right)\left(\frac{\partial\bar{v}}{\partial z} + \frac{\partial\bar{w}}{\partial y}\right)\right] + \frac{\partial}{\partial z}\left[\left(\mu + \mu_t\right)\left(\frac{\partial\bar{v}}{\partial z} + \frac{\partial\bar{w}}{\partial y}\right)\right] + \frac{\partial}{\partial z}\left[\left(\mu + \mu_t\right)\left(\frac{\partial\bar{v}}{\partial z} + \frac{\partial\bar{w}}{\partial y}\right)\right] + \frac{\partial}{\partial z}\left[\left(\mu + \mu_t\right)\left(\frac{\partial\bar{v}}{\partial z} + \frac{\partial\bar{w}}{\partial y}\right)\right] + \frac{\partial}{\partial z}\left[\left(\mu + \mu_t\right)\left(\frac{\partial\bar{v}}{\partial z} + \frac{\partial\bar{w}}{\partial y}\right)\right] + \frac{\partial}{\partial z}\left[\left(\mu + \mu_t\right)\left(\frac{\partial\bar{v}}{\partial z} + \frac{\partial\bar{w}}{\partial y}\right)\right] + \frac{\partial}{\partial z}\left[\left(\mu + \mu_t\right)\left(\frac{\partial\bar{v}}{\partial z} + \frac{\partial\bar{w}}{\partial y}\right)\right] + \frac{\partial}{\partial z}\left[\left(\mu + \mu_t\right)\left(\frac{\partial\bar{v}}{\partial z} + \frac{\partial\bar{w}}{\partial y}\right)\right] + \frac{\partial}{\partial z}\left[\left(\mu + \mu_t\right)\left(\frac{\partial\bar{v}}{\partial z} + \frac{\partial\bar{w}}{\partial y}\right)\right] + \frac{\partial}{\partial z}\left[\left(\mu + \mu_t\right)\left(\frac{\partial\bar{v}}{\partial z} + \frac{\partial\bar{w}}{\partial y}\right)\right] + \frac{\partial}{\partial z}\left[\left(\mu + \mu_t\right)\left(\frac{\partial\bar{v}}{\partial z} + \frac{\partial\bar{w}}{\partial y}\right)\right] + \frac{\partial}{\partial z}\left[\left(\mu + \mu_t\right)\left(\frac{\partial\bar{v}}{\partial z} + \frac{\partial\bar{w}}{\partial y}\right)\right] + \frac{\partial}{\partial z}\left[\left(\mu + \mu_t\right)\left(\frac{\partial\bar{v}}{\partial z} + \frac{\partial\bar{w}}{\partial y}\right)\right] + \frac{\partial}{\partial z}\left[\left(\mu + \mu_t\right)\left(\frac{\partial\bar{v}}{\partial z} + \frac{\partial\bar{w}}{\partial y}\right)\right] + \frac{\partial}{\partial z}\left[\left(\mu + \mu_t\right)\left(\frac{\partial\bar{w}}{\partial y} + \frac{\partial\bar{w}}{\partial y}\right)\right] + \frac{\partial}{\partial z}\left[\left(\mu + \mu_t\right)\left(\frac{\partial\bar{w}}{\partial y} + \frac{\partial\bar{w}}{\partial y}\right)\right] + \frac{\partial}{\partial z}\left[\left(\mu + \mu_t\right)\left(\frac{\partial\bar{w}}{\partial y} + \frac{\partial\bar{w}}{\partial y}\right)\right] + \frac{\partial}{\partial z}\left[\left(\mu + \mu_t\right)\left(\frac{\partial\bar{w}}{\partial y} + \frac{\partial\bar{w}}{\partial y}\right)\right] + \frac{\partial}{\partial z}\left[\left(\mu + \mu_t\right)\left(\frac{\partial\bar{w}}{\partial y} + \frac{\partial\bar{w}}{\partial y}\right)\right] + \frac{\partial}{\partial z}\left[\left(\mu + \mu_t\right)\left(\frac{\partial\bar{w}}{\partial y} + \frac{\partial}{\partial y}\right)\right] + \frac{\partial}{\partial z}\left[\left(\mu + \mu_t\right)\left(\frac{\partial\bar{w}}{\partial y} + \frac{\partial}{\partial y}\right)\right] + \frac{\partial}{\partial z}\left[\left(\mu + \mu_t\right)\left(\frac{\partial\bar{w}}{\partial y} + \frac{\partial}{\partial y}\right)\right] + \frac{\partial}{\partial z}\left[\left(\mu + \mu_t\right)\left(\frac{\partial\bar{w}}{\partial y} + \frac{\partial}{\partial y}\right)\right] + \frac{\partial}{\partial z}\left[\left(\mu + \mu_t\right)\left(\frac{\partial\bar{w}}{\partial y} + \frac{\partial}{\partial y}\right)\right] + \frac{\partial}{\partial z}\left[\left(\mu + \mu_t\right)\left(\frac{\partial\bar{w}}{\partial y} + \frac{\partial}{w$$

$$\rho \left(\frac{\partial \overline{w}}{\partial t} + \overline{u} \frac{\partial \overline{w}}{\partial x} + \overline{v} \frac{\partial \overline{w}}{\partial y} + \overline{w} \frac{\partial \overline{w}}{\partial z} \right) = -\frac{\partial \overline{p}}{\partial z} + \frac{\partial}{\partial x} \left[(\mu + \mu_t) \left(\frac{\partial \overline{w}}{\partial x} + \frac{\partial \overline{u}}{\partial z} \right) \right] + \frac{\partial}{\partial y} \left[(\mu + \mu_t) \left(\frac{\partial \overline{w}}{\partial y} + \frac{\partial \overline{v}}{\partial z} \right) \right] + \frac{\partial}{\partial z} \left[(\mu + \mu_t) \left(\frac{\partial \overline{w}}{\partial z} + \frac{\partial \overline{w}}{\partial z} \right) \right]$$
(3.10c)

แบบจำลองที่พัฒนาขึ้นจาก EVM (Eddy Viscosity Model) นี้ มีหลากหลายตัวที่ เป็นที่นิยมและถูกนำไปพัฒนาสร้างเป็นซอฟต์แวร์สำเร็จรูปเพื่อการใช้งาน เช่น Zero Equation Turbulence Model, Standar $k - \varepsilon$ Model, Standard $k - \omega$ Turbulence Model, Shear Stress Transport Turbulence Model (SST) และอื่นๆ

สำหรับงานวิจัยนี้จะเลือกแบบจำลองการไหลปั่นป่วน Standard $k - \varepsilon$ Model ซึ่งเป็นแบบจำลองที่ได้รับความนิยมในงานอุตสาหกรรมที่เกี่ยวข้องกับการไหลอีกทั้งอังเป็น แบบจำลองที่มีรูปแบบง่ายสำหรับการกำหนดเงื่อนไขขอบเขต และเงื่อนไนเริ่มต้น โดยแบบจำลอง Standard $k - \varepsilon$ Model นั้นค่าความหนืดของการไหลแบบปั่นป่วน μ_t พิจารณาจาก

โดยที่ k คือ สมการพลังงานจลน์แบบปั่นป่วน สามารถเขียนได้ดังนี้

$$\begin{pmatrix} \rho \frac{\partial k}{\partial t} + \rho \frac{\partial (\bar{u}k)}{\partial x} + \rho \frac{\partial (\bar{v}k)}{\partial y} + \rho \frac{\partial (\bar{w}k)}{\partial z} \end{pmatrix}$$

$$= \frac{\partial}{\partial x} \begin{pmatrix} \mu_t \frac{\partial k}{\partial x} \end{pmatrix} + \frac{\partial}{\partial y} \begin{pmatrix} \mu_t \frac{\partial k}{\partial y} \end{pmatrix} + \frac{\partial}{\partial z} \begin{pmatrix} \mu_t \frac{\partial k}{\partial z} \end{pmatrix} + \mu_t \emptyset - \rho \varepsilon \quad (3.12)$$

และ E คือ สมการอัตราการกระจายพลังงานจลน์แบบปั้นป่วน สามารถเขียนใต้ดังนี้

$$\begin{pmatrix} \rho \frac{\partial k}{\partial t} + \rho \frac{\partial (\bar{u}k)}{\partial x} + \rho \frac{\partial (\bar{v}k)}{\partial y} + \rho \frac{\partial (\bar{w}k)}{\partial z} \end{pmatrix}$$

= $\frac{\partial}{\partial x} \begin{pmatrix} \mu_t \frac{\partial \varepsilon}{\sigma_{\varepsilon} \partial x} \end{pmatrix} + \frac{\partial}{\partial y} \begin{pmatrix} \mu_t \frac{\partial \varepsilon}{\sigma_{\varepsilon} \partial y} \end{pmatrix} + \frac{\partial}{\partial z} \begin{pmatrix} \mu_t \frac{\partial \varepsilon}{\sigma_{\varepsilon} \partial z} \end{pmatrix} + C_{1\varepsilon\mu_t} \frac{\varepsilon}{k} \phi - C_{2\varepsilon\mu_t} \rho \frac{\varepsilon^2}{k}$ (3.13)

k	<i>–</i> ε	นี้เป็นสมการที่ใช้ประกาบกับสมกา	ย์โนล	$\overline{u}, \overline{v}, \overline{w}$
1	ໂລຍອົ	$C_{\mu} = 0.09, C_{1\epsilon} = 1.44 \ C_{2\epsilon} = 1.92$	$\varepsilon^{=1.3}$	



 ที่ความสูงจากระดับพื้นล่าง 120 มิลลิเมตร ภายในบริเวณกำแพงกันรังสีฝั่ง AHU ซึ่งเป็นระดับความสูงที่ติดตั้งอุปกรณ์ท่อลำเลียงอิเล็กตรอน

2. ที่ความสูงจากระคับพื้นถ่าง 150 มิถถิเมตร ซึ่งเป็นระคับความสูงที่ตรงกับ ทางออกของช่องจ่ายอากาศของ AHU

3. ที่ความสูงจากระดับพื้นถ่าง 350 มิถถิเมตร ซึ่งเป็นระดับความสูงที่ตรงกับ ทางออกของช่องจ่ายอากาศของ FCU

นำค่าที่ได้จาการตรวจวัดเปรียบเทียบผลกับแบบจำลองคอมพิวเตอร์เพื่อตรวจสอบ ความถูกต้อง อันจะเป็นการสร้างความมั่นใจในการใช้โปรแกรมคอมพิวเตอร์และเห็นถึงผลกระทบ ของตัวแปรต่างๆที่มีผลต่อระบบ

2.6 งานวิจัยที่เกี่ยวข้อง

2.6.1 การใช้กรรมวิธีทางตัวเล[ื]่อจำลองร<mark>ะบ</mark>บปรับอากาศวงแหวนกักเก็บอิเล็กตรอน

J. C. Chang และคณ<mark>ะ(2</mark>007) ทำก<mark>ารใช้</mark>กรรมวิธีทางตัวเลขจำลองระบบปรับอากาศ ภายในวงแหวนกักเก็บอิเล็กตรอ<mark>น ศู</mark>นย์วิจั<mark>ยแส</mark>งซินโค<mark>รตร</mark>อนแห่งชาติ(ไต้หวัน) ซึ่งได้ประยุกต์ใช้ เทกนิก CFD จำลองการไหลแบบ 3 มิติและการกระจายตัวของอากาศในบริเวณดังกล่าว โดยได้ทำ การจำลองผลของระบบจริงและระบบที่มีการปรับแต่ง เพื่อหวังผลของการไหลเวียนอากาศที่ดีขึ้น ้ โดยใช้โปรแกรม FLUE<mark>NT 6.2 ในการจำลองผล ภายใต้สม</mark>มุติ<mark>ฐาน</mark> รูปร่าง 3 มิติคงที่และเป็นปัญหา การใหลแบบอัคตัวไม่ไ<mark>ด้ รูปแบบการคำนวณแบบจำลองความปั่นป่</mark>วน k-E มีการกำหนดความเร็ว ทางเข้าที่ตำแหน่งช่องลมจ่าย(Supply air) ส่วนที่ทางออกที่ตำแหน่งช่องลมกลับ(Return air) กำหนดเป็นแบบ Pressure Outlet อุปกรณ์บางอย่างเช่น Cable tray และ แม่เหล็ก กำหนดเป็น แหล่งกำเนิดกวามร้อน ส่วนผนังทั้งหมดกำหนดให้ไม่มีการแลกเปลี่ยนกวามร้อน แบบจำลองสร้าง จากขนาดจริงโดยมีเส้นรอบวง 120 เมตร สูง 2.8 เมตร โดยแบ่งแบบจำถองออกเป็น 2 แบบ คือ CASE A และ CASE B โดยที่ CASE A จะมีช่องลมจ่าย 16 ช่อง และช่องลมกลับ 8 ช่องกระจายตัว ้อยู่บนเพคานสอคกล้องกับตำแหน่งจริง ส่วน CASE B มีจำนวนช่องลมจ่าย และช่องลมกลับเท่ากัน แต่จะมีการปรับเปลี่ยนตำแหน่งของช่องลมกลับไปจากเดิม จากผลการจำลองสำหรับ CASE A จะ ้เห็นว่าเกิดปรากฏการณ์ Air Shortcut อย่างชัดเจน ทำให้ลมที่ออกจากช่องลมจ่ายไม่สามารถคลอบ ้คลุมพื้นที่ค้านล่างของวงแหวนกักเก็บ หรือไม่มีประสิทธิภาพพอในการคึงความร้อนออกจาก แม่เหล็กและ โหลดความร้อนอื่นได้ สำหรับ CASE B มีการย้ายช่องลมกลับไปที่ด้านล่างผนังชั้นใน ้งากผลการจำลองเส้นการไหล จากช่องลมง่ายถึงช่องลมกลับเห็นชัคว่ามีรูปแบบการไหลที่คื












บทที่ 3 ขั้นตอนและวิธีการดำเนินการวิจัย

การศึกษานี้เป็นการจำลองพฤติกรรมการไหลเวียนอากาศ ภายในอาคารวงแหวนกักเก็บ อิเล็กตรอนและห้องโถงทดลองของสถาบันวิจัยแสงซินโครตรอน(องค์การมหาชน) การศึกษาใช้ การจำลองด้วยซอฟต์แวร์ซีเอฟดี เพื่อดูพฤติกรรมการไหลของอากาศ ผลที่ได้จะถูกนำไปต่อยอด เพื่อศึกษาพฤติกรรมการกระจายอุณหภูมิในวงแหวนกักเก็บอิเล็กตรอน นำไปสู่แนวทางการ ปรับปรุงระบบไหลเวียนอากาศที่ให้การกระจายอุณหภูมิสม่ำเสมอ โดยมีขั้นตอนในการศึกษา ดังต่อไปนี้

3.1 สถานที่การศึกษาวิจัย

3.2 ขั้นตอนการศึกษาวิจัย

3.2.1 สร้างแบบจำลองทำการศึกษาและเก็บข้อมูลความเร็วลม อุณหภูมิ เพื่อใช้เป็น ข้อมูลสำหรับแบบจำลองและเปรียบ เทียบกับผลการจำลองซีเอฟดีที่ได้ ณ อาการวงแหวนกักเก็บ อิเล็กตรอนและห้องโถงทดลอง สถาบันวิจัย-แสงซินโครตรอน(องค์การมหาชน) จังหวัด นครราชสีมา

ทำการสร้างแบบจำลองอาคารวงแหวนกักเก็บอิเล็กตรอนและห้องโถงทคลอง 3 มิติ โดยใช้โปรแกรม SolidWorks2013 ซึ่งประกอบไปด้วยตัวอาคารมีลักษณะเป็นทรงกระบอกเส้น ผ่านสูนย์กลาง 60 เมตร มีพื้นที่ทั้งหมด 2,800 ตารางเมตร, หน่วยแฟนคอยล์(FCU) 24 ตัว ปรับ อากาศให้กับบริเวณโถงทคลอง และ หน่วยเครื่องส่งลม(AHU) 4 ตัว ปรับอากาศให้กับวงแหวนกัก เก็บอิเล็กตรอน โดยมีกำแพงกันรังสีสูง 3 เมตร แยกทั้ง 2 ส่วนออกจากกัน ดังแสดงในรูปที่ 3.1











บทที่ 4 แบบจำลองเพื่อตรวจสอบความถูกต้อง ของโปรแกรมคอมพิวเตอร์

แบบจำลองเสมือนระบบปรับอากาศของอาคารวงแหวนกักเก็บอิเล็กตรอนนี้ สร้างขึ้นเพื่อ ้ศึกษาพฤติกรรมการไหลและการกระจายตัวของอุณหภูมิ พฤติกรรมการไหลและการกระจายตัว ้ของอุณหภูมิเป็นข้อมูลที่สำคัญในการทำความเข้าใจถึงคุณลักษณะและประสิทธิภาพของระบบ ปรับอากาศ จากแบบจำลองนี้ได้ทำการจำล<mark>องพ</mark>ฤติกรรมการไหลใน 3 มิติโดยระเบียบวิธีกำนวณ ทางซีเอฟดี โดยใช้รูปแบบการไหล 3 แบบ <mark>คือ รูป</mark>แบบการไหลปั่นป่วนมาตรฐาน *k*-V, รูปแบบการ ใหลปั่นป่วน SST *k-W* และรูปแบบการใหลแบบราบเรียบ (จากการศึกษารูปแบบการใหลและเก็บ ้วัดข้อมูลความเร็วของอากาศแบบจำลอ<mark>ง</mark>พื้นที่ปีด<mark>ข</mark>นาดเล็ก นำผลตรวจวัดที่ได้เปรียบเทียบกับผล ้จำลองทางคอมพิวเตอร์ CFD 3มิติ (3<mark>D C</mark>omputational Fluid Dynamic) พบว่า ผลจำลอง CFD โดย ้ใช้รูปแบบการใหลปั่นป่วนแบบ <u>k-</u>V และ *k-W* ให้ผ<mark>ลที่ใกล้เคียงกับผลการตรวจวัคมากกว่าเมื่อ</mark> เทียบกับรูปแบบการใหลแบบReynolds stress, J.Sarkar และ S.Mandal(2008) รูปแบบการใหล ปั่นป่วนแบบ SST k- ω ถูกประยุกต์ในการจำลองผลความเร็วอากาศและอุณหภูมิของการไหล ภายในแบบจำลองห้องทำงาน เปรียบเทียบข้อมูลการตรวจวัด<mark>กับ</mark>ผลจำลองโดยใช้รูปแบบการไหล มาตรฐาน k-V, RNG k-V และรูปแบบการใหลแบบราบเรียบ พบว่าแบบจำลองการใหลทาง คอมพิวเตอร์ที่ใช้รูปแบบการใหล_{ู่}ปั่นป่วนแบบ SST *k-W* ให้ผลที่ใกล้เกียงกับข้อมูลผลตรวจวัด มากที่สุด A. Stamou และ I. Katsiris(2005)) ผลที่ใด้จะนำมาเปรียบเทียบกับผลการตรวจวัดจาก แบบจำลองเสมือน ซึ่งผลลัพธ์จากการเปรียบเทียบข้อมูลจะถูกนำไปต่อยอดในการออกแบบและ วิเคราะห์ระบบปรับอากาศของอาคารวงแหวนกักเก็บอิเล็กตรอนและห้องโถงทคลองสถาบันวิจัย แสงซินโครตรอน(องค์การมหาชน)

4.1 แบบจำลอง(Experimental Study)

แบบจำลองที่สร้างขึ้นมีลักษณะเป็นกล่องสี่เหลี่ยมทำจากอะคลิลิกขนาด 800x1,000x600 มิลลิเมตร (กว้างxยาวxสูง) ประกอบไปด้วย

1.) ทางเข้าอากาศหรือเรียกว่าช่องเติมอากาศขนาดเส้นผ่านศูนย์กลาง 18 มิลลิเมตร
1 ช่อง



















4.4 สรุปการเปรียบเทียบผล

งานวิจัยนี้เป็นการศึกษาแบบจำลองเสมือนระบบปรับอากาศของห้องปฏิบัติการแสงสยาม (จังหวัด-นกรราชสีมา) โดยใช้ระเบียบวิธีกำนวณทางซีเอฟดีที่มีรูปแบบการไหลแตกต่างกัน 3 แบบ กือรูปแบบการไหลปั่นป่วนมาตรฐาน k-V, รูปแบบการไหลปั่นป่วน SST k- ω และรูปแบบการ ใหลแบบราบเรียบ จำลองพฤติกรรมการกระจายตัวของอากาศ แล้วนำผลจำลองมาเปรียบเทียบกับ ผลการวัด จากการศึกษาพบว่ารูปแบบการไหลแบบปั่นป่วน SST k- ω ให้ผลการจำลองกวามเร็ว ของอากาศสอดกล้องและมีแนวโน้มใกล้เกียงกับผลการวัดมากกว่าแบบปั่นป่วนมาตรฐาน k-V, และแบบราบเรียบ ส่วนเมื่อดูที่อุณหภูมิพบว่ารูปแบบการไหลแบบปั่นป่วน มาตรฐาน k-V ให้ผล การจำลองสอดกล้องและมีแนวโน้มใกล้เกียงกับผลการวัดมากกว่าแบบปั่นป่วน SST k- ω , และ แบบราบเรียบ ผลการศึกษานี้จะถูกนำไปต่อยอดเพื่อศึกษาพฤติกรรมการกระจายความเร็วและ อุณหภูมิอากาศภายในอาการ ซึ่งจะนำไปสู่การหาแนวทางปรับปรุงระบบไหลเวียนอากาศ และการ กระจายอุณหภูมิให้สม่ำเสมอ



บทที่ 5 พฤติกรรมการใหลของอากาศในสภาวะปัจจุบัน

สำหรับบทนี้นำเสนอการจำลองพฤติกรรมการใหลของอากาศ ด้วยโปรแกรมคอมพิวเตอร์ ภายในอาการวงแหวนกักเก็บอิเล็กตรอนและโถงทดลองในภาวะปัจจุบัน(มิถุนายน-กรกฎาคม 2558) โดยได้ทำการเก็บวัดข้อมูลกวามเร็วลมและอุณหภูมิ ช่องทาง เข้า-ออก อากาศภายในอาการฯ แล้วนำก่าที่ได้ป้อนเป็นเงื่อนไขเริ่มต้นและเงื่อนไขขอบเขต สำหรับโปรแกรมคอมพิวเตอร์ นำผล จำลองที่ได้เทียบกับผลการวัด ณ ตำแหน่งต่างๆภายในอาการ เพื่อเปรียบเทียบความถูกต้องของ แบบจำลอง

5.1 อาการวงแหวนกักเก็บอิเล<mark>็กต</mark>รอน

อาการวงแหวนกักเก็บอิเล็กตรอน เป็นอาการลักษณะทรงกระบอก 3 ทรง ซ้อนทับกัน โดย แบ่งเป็น 2 ส่วน คือ 1.ตัวอาการเดิม มีขนาดเส้นผ่านศูนย์กลาง 61 เมตร สูง 12 เมตร และ2.)ส่วนต่อ ขยาย เส้นผ่านศูนย์กลาง 77 เมตร และ 92.5 เมตร สูง 7.5 เมตร โกรงสร้างอาการเป็นคอนกรีตเสริม เหล็ก ผนังกอนกรีต หลังกาอาการมุงด้วยวัสดุแผ่นเหล็กบางชุบสังกะสี(Metal Sheet) ส่วนกลางของ อาการเป็นส่วนติดตั้งอุปกรณ์วงแหวนกักเก็บอิเล็กตรอน ประกอบด้วยแม่เหล็กของเครื่องเร่ง อนุภาก และอุปกรณ์ส่วนหน้า(Front End) โดยมีกำแพงรูปดาว 8 แฉก ทำจากกอนกรีตหนา 50 เซนติเมตร สูง 4 เมตร เพื่อทำหน้าที่กั้นรังสีจากอุปกรณ์กักเก็บอิเล็กตรอน และแยกส่วนออกจาก บริเวณระบบลำเลียงแสงและสถานีทดลอง ซึ่งเรียกพื้นที่นี้ว่าโถงทดลอง(Experimental floor)(รูปที่ 5.1)



รูปที่ 5.1 อาการวง<mark>แห</mark>วนกักเก<mark>็บอิ</mark>เล็กตรอนและ โถงทดลอง

5.1.1 ระบบปรับอากาศภ<mark>ายใ</mark>นอาคาร

ระบบปรับอากาศภายในอาการวงแหวนกักเก็บอิเล็กตรอนประกอบด้วย 1.) ACLS จำนวน 24 ตัวกระจายตัวอยู่โดยรอบอาการ ทำหน้าที่รับอาการที่ปรับ อุณหภูมิแล้วเพื่อเติมอากาศใหม่ให้อาการจาก AHU2 ภายในห้องเกรื่อง และหมุนเวียนปรับอากาศ ภายในบริเวณโถงทดลอง(รูปที่5.2)



รูปที่ 5.2 ACLS ที่วางตัวอยู่โดยรอบของตัวอาการ

 AHU (Air Handling Unit) หมายเลข 5-8 ทำหน้าที่ปรับ อากาศ บริเวณภายในกำแพงกันรังสี ซึ่งเป็นที่อยู่ของอุปกรณ์กักเก็บอิเล็กตรอน มีจำนวนทั้งหมด 4 ตัว วางอยู่บนชั้นลอยบริเวณกึ่งกลางอาการ ปรับอากาศจากชั้นลอยส่งลมไปตามท่อที่วางตัวอยู่ใต้ ชั้นลอยเพื่อกระจายลมไปในบริเวณโดยรอบ (รูปที่ 5.3)



รูปที่ 5.3 AHU ทำหน้าที่ปรับอากาศบริเวณภายในพื้นที่วงแหวนกักเก็บอิเล็กตรอน

3.) FCUC-AHUC(Fan Coil Unit and Air Handing Unit Section-C) ทำหน้าที่ปรับ อากาศบริเวณส่วนต่องยาย ประกอบด้วย FCUC จำนวน 20 ตัว และ AHUC จำนวน 2 ตัว (รูปที่



รูปที่ 5.4 FCUC และ AHUC ทำหน้าปรับอากาศบริเวณส่วนต่องยาย

 4.) ช่องทางออกอากาศ ในอาคารวงแหวนกักเก็บอิเล็กตรอนและ โถง ทดลองมีช่องทางออกของอากาศทั้งหมดดังนี้(รูปที่5.5)
4.1) Control room ส่งอากาศจากบริเวณ โถงทดลองเข้าสู่ห้องควบคุม
4.2) Corridor 1st floor ส่งอากาศจากบริเวณ โถงทดลองให้กับทางเดิน
เชื่อมต่ออาคารที่ชั้นที่ 1
4.3) Corridor 2nd floor ส่งอากาศจากบริเวณ โถงทดลองให้กับทางเดิน
เชื่อมต่ออาคารที่ชั้นที่ 2
4.4) Machine room ส่งอากาศกลับห้องเครื่องเพื่อทำการปรับอุณหภูมิและ
ผสมกับอากาศใหม่จากภายนอกเพื่อส่งกลับ ACLS ใหม่เป็นวงรอบ

4.5) Extend-Area Exhaust ช่องระบายอากาศในส่วนต่องยาย

4.6) Main Exhaust (EFS2EX) ช่องระบายอากาศหลักของอาคารวงแหวน

กักเก็บอิเล็กตรอน



รูปที่ 5.5 ช่องทางออกอากาศภายในอาการ

5.1.2 ค่าการออกแบบระบบปรับอากาศภายในอาคาร

พื้นที่ปรับอากาศภายในอาคารมีอยู่ด้วยกันหลายส่วน แต่ในที่นี้จะขอศึกษาและ นำเสนอเพียง 3 ส่วนที่เกี่ยวข้องกับวงแหวนกักเก็บอิเล็กตรอนและโถงทคลองดังนี้

 พื้นที่วงแหวนกักเก็บอิเล็กตรอน(Storage ring) มีอุปกรณ์ปรับอากาศ AHU(Air Handing Unit) จำนวน 4 ตัว คือ AHU หมายเลข 5, 6, 7 และ 8 ขนาดทำความเย็น 180,000 BTUH/ ตัว แบ่งหน้าที่ทำความเย็นในพื้นที่ออกเป็น 4 ส่วน ตามแผนผัง รูปที่ 5.6

 2.) พื้นที่โถงทดลอง(Experimental area) มีอุปกรณ์ AHU#2 ขนาดทำความเย็น 1,037,000 BTUh ดึงอากาศบริสุทธิ์จากนอกอาคาร ทำการปรับอากาศให้มีอุณหภูมิและความชื้นให้ ได้ตามต้องการแล้วส่งจ่ายให้อุปกรณ์ปรับอากาศ ACLS จำนวน 24 ตัว(ขนาดทำความเย็น 94,000 BTUh/ตัว) ที่วางตัวอยู่โดยรอบอาการดังแผนภาพการสมดุลอากาศรูปที่ 5.7

 3.) พื้นที่ส่วนขยายโถงทดลอง (Extension Area) ประกอบด้วยอุปกรณ์ปรับอากาศ FCU-C(Fan Coil Unit Zone C) จำนวน 20 ตัว และ AHU-C(Air Handling Unit Zone C) จำนวน 2 ตัว ขนาดทำความเย็นรวม 150 ton-hour วางตัวอยู่โดยรอบส่วนต่อขยายของโถงทดลอง ดัง แผนภาพการสมดุลอากาศรูปที่ 5.8



รูปที่ 5.6 แผนผังสมคุลอากาศพื้นที่วงแหวนกักเก็บอิเล็กตรอน



รูปที่ 5.7 แผนผังสมคุลอากาศพื้นที่โถงทคลอง



AIR BALANCE DIAGRAM EXTENSION AREA

รูปที่ 5.8 แผนผังสมคุลอากาศพื้นที่ส่วนต่อขยายโถงทคลอง

5.2 การตรวจวัดข้อมูลอุณหภูมิและความเร็วอากาศ

การตรวจวัดข้อมูลอุณหภูมิและความเร็วของอากาศแบ่งการตรวจวัดเป็น 2 ชุดข้อมูล คือ 1.) การเก็บวัดข้อมูลอุณหภูมิและความเร็วบริเวณช่องทางเข้าออกอากาศของอุปกรณ์ปรับ อากาศ และบริเวณช่องทางออกอากาศ(exhaust) ของตัวอาการเพื่อใช้เป็นเงื่อนไขขอบเขตในการ จำลองด้วยคอมพิวเตอร์

1.1) ข้อมูลการตรวจวัดอุณหภูมิและความเร็วอากาศ ของ ACLS ทั้ง 24 ตัว ที่ กระจายอยู่โดยรอบของอาการ โดยแบ่งการตรวจวัดที่ช่องลมจ่าย เป็น 3 ชุดข้อมูล ทั้งหมด 15 ก่า และการตรวจวัดที่ช่องลมกลับ 4 ชุดข้อมูล ทั้งหมด 20 ก่า แล้วนำมาเฉลี่ยเพื่อเป็นข้อมูลสำหรับ ป้อนเข้าสู่โปรแกรมคอมพิวเตอร์ (วิธีการวัดอิงตามมาตรฐาน ANSI/ASHRAE 41.2-1987(RA 92)(ASHREA, 1992) รูปที่ 5.9



รูปที่ 5.9 แสดงตำแหน่งการตรวจวัดอุณหภูมิและความเร็วอากาศ ACLS

 1.2) ข้อมูลการตรวจวัดอุณหภูมิและความเร็วอากาศ ของ AHU ทั้ง 4 ตัว ที่ตั้งอยู่ บนชั้นลอยบริเวณกึ่งกลางอาการ แบ่งการตรวจวัดที่ช่องลมง่าย เป็น 3 และ 5 ค่า ขึ้นตามขนาดของ ช่องง่ายอากาศ ทำการตรวจวัดที่ช่องลมกลับ 2 ชุดข้อมูล ทั้งหมด 10 ค่า และการตรวจวัดที่ช่องเติม อากาศใหม่(Fresh air) 3 ชุดข้อมูล ทั้งหมด 15 ค่า แล้วนำมาเฉลี่ยเพื่อเป็นข้อมูลสำหรับป้อนเข้าสู่ โปรแกรมคอมพิวเตอร์ ดังรูปที่ 5.10



รูปที่ 5.10 ตำแหน่งการต<mark>รวจวัดอุ</mark>ณหภูมิและความเร็วอากา**ศ** AHU

 1.3) ข้อมูลการตรวจวัดอุณหภูมิและความเร็วอากาศ ของ FCU-C (18ตัว) และ AHU-C(2 ตัว) โดยมีการตรวจวัดที่ช่องลุมจ่าย เป็น 8 ค่า และการตรวจวัดที่ช่องลุมกลับ 6 ค่า แล้ว นำมาเฉลี่ยเพื่อใช้เป็นก่าเริ่มต้นของการจำลองโดยกอมพิวเตอร์ ดังรูปที่ 5.11



รูปที่ 5.11 ตำแหน่งการตรวจวัดอุณหภูมิและความเร็วอากาศ FCU-C และ AHU-C

 1.4) ข้อมูลการตรวจวัดอุณหภูมิและความเร็วอากาศของช่องทางออกอากาศ ทั้ง 8 จุดโดยรอบอาคารดังนี้ Control room, Corridor 1st floor, Corridor 2nd floor, Machine room, Extend-Area Exhaust 3 จุด และ Main Exhaust (EFS2EX) ข้อมูลการตรวจวัดอุณหภูมิและ ความเร็วอากาศแสดงตามตารางที่ 5.1

อุปกรณ์		ความเร็วอากาศ (m/s)	อุณหภูมิ (K)	อุณหภูมิ (C)
ACLS	Supply air	5	295.7	22.7
ACLS	Return air	3.3	297.4	24.4
AHU#5	Fresh air	3.6	297.8	24.8
AHU#5	Return air	3.1	297.8	24.8
AHU#5	Supply air1	6.1	293	20
AHU#5	Supply air2	5.45	293.1	20.1
AHU#5	Supply air3	7	293.3	20.3
AHU#5	Supply air4	4.8	293	20
AHU#5	Supply air5	6.5	293.2	20.2
AHU#5	Supply air6	7.8	293.5	20.5
AHU#6	Fresh air	3.48	297.7	24.7
AHU#6	Return air	3.4	297.3	24.3
AHU#6	Supply air1	5.5	292.7	19.7
AHU#6	Supply air2	4.6	292.7	19.7
AHU#6	Supply air3	3.8	292.7	19.7
AHU#6	Supply air4	4.9	292.7	19.7
AHU#6	Supply air5	5.7	292.6	19.6
AHU#6	Supply air6	6.2	292.7	19.7
AHU#6	Supply air7	3.4	292.7	19.7
AHU#6	Supply air8	3	292.6	19.6
AHU#7	Fresh air	3.56	297.8	24.8
AHU#7	Return air	3.2	297.2	24.2
AHU#7	Supply air1	7.1	291.5	18.5
AHU#7	Supply air2	5.8	291.3	18.3
AHU#7	Supply air3	5.9	291.3	18.3
AHU#7	Supply air4	5.7	291.1	18.1
AHU#7	Supply air5	5.9	<u>2</u> 91.9	18.9
AHU#7	Supply air6	6.7	292.6	19.6
AHU#8	Fresh air	3.5	297.8	24.8
AHU#8	Return air	3.35	297	24
AHU#8	Supply air1	13cu 5.15	291.7	18.7
AHU#8	Supply air2		291.8	18.8
AHU#8	Supply air3	5.5	291.6	18.6
AHU#8	Supply air4	8.1	291.5	18.5
AHU#8	Supply air5	4.5	290.7	17.7
AHU-C	Return air	2	297.32	24.32
AHU-C	Supply air	4	294.72	21.72
FCU-C	Return air	0.2	297.32	24.32
FCU-C	Supply air	2	294.72	21.72
Control room	Exhaust air	3.3	298.5	25.5
Cooridor1st	Exhaust air	2.03	298.4	25.4
Cooridor2nd	Exhaust air	2.03	298.4	25.4
Efs2Ex	Exhaust air	3.48	299.2	26.2
Extend Area	Exhaust air	1.68	298.5	25.5
Machine room	Return air	6.34	299.1	26.1

ตารางที่5.1 ค่าเฉลี่ยอุณหภูมิและความเร็วอากาศที่วัดจากอุปกรณ์ระบบปรับอากาศเพื่อใช้เป็น เงื่อนใขเริ่มต้นสำหรับโปรแกรมคอมพิวเตอร์

2.) การเก็บวัดข้อมูลในพื้นที่ที่สนใจ เพื่อใช้ในการเปรียบเทียบความถูกต้องจากผลที่ได้ โดยโปรแกรมคอมพิวเตอร์ ทำการตรวจวัดข้อมูล คือ พื้นที่ภายในกำแพงกันรังสีซึ่งเป็นที่อยู่ของ อุปกรณ์วงแหวนกักเก็บอิเล็กตรอน โดยทำการตรวจวัดข้อมูลที่ระดับความสูงจากพื้น 1.2 เมตร (ตำแหน่งความสูงโคจรของลำอิเล็กตรอน ซึ่งเป็นระดับความสูงของอุปกรณ์เครื่องเร่งอนุภาคและ อุปกรณ์ระบบลำเลียงแสง) แบ่งจุดวัดเป็นแนวแกนทำมุม 15 องศาเท่ากันเป็นวงรอบ ทำการวัดใน 2 ทิศทาง คือ ทิศทาง X และ Z แบ่งตำแหน่งการวัดออกจากกึ่งกลางอาการตามแนวรัศมีเป็นช่วงๆ ระยะห่างกัน 1 เมตรทั้งหมด 14 จุด ช่วงเวลาการวัด 19:00 – 21:00 น. และทำการวัดซ้ำทั้งหมด 3 กรั้ง ระหว่างวันที่ 15 – 30 มิถุนายน 58 ได้ข้อมูลเฉลี่ยการวัดดังรูปที่ 5.12 และตารางที่ 5.2



รูปที่ 5.12 ตำแหน่งการตรวจวัดอุณหภูมิและความเร็วอากาศภายในอาการ

ความเร็ว	(m/s),	อุณหภูมิ(⁰ C)							ตำแ	หน่ง						
	แกะ	1	1	2	3	4	5	6	7	8	9	10	11	12	13	14
X	V×		-	+			+	0.11	0.0767	0.0533	0.1667	0.0533	0.0433	0.22	0.0433	0.0533
5.5		Vz						0.36	0.3567	0.1567	80.0	0.0533	0.0367	0.15	0.1133	0.1433
		1	•	-				25.2	25.4	25.5	25.5	25.5	25.6	25.8	25.4	25.5
R1	~	Vz		-	-		-	-		0.33	0.12	-	0.13	0.12	0.09	0.22
		т		-			-	-	-	24.6	24.7	-	25.1	24.9	24.9	24.6
R2	Vx				1.5		5			1.00	72		-	0.02	0.11	0.03
		Vz		5					1				1	0.32	0.20	0.14
	100	17					- 0.07	- 0.24	-	- 0.20	- 0.22	-	- 0.20	24.9	24.4	24.5
R3	VX	V7		-	-	-	0.07	0.51	0.07	0.20	01333	0.07	0.52	0.14	0.17	0.38
	-	ТТ	-		-	-	25.6	25.6	25.5	25.6	25.5	25.5	25.5	25.6	25.5	25.5
R4	Vx			-	-	-	-	0.0733	n/a	0.1167	0.1167	0.11	0.22	0.11	0.07	0.2267
22.5		Vz						0.4033	n/a	0.1367	0.0833	0.08	0.16	0.0333	0.05	0.1533
	1/1	T		-	-		-	25.7	n/a	26.3	25.2	25.4	25.7	25.9	25.4	25.4
R5	VX	Vz		-								-			0.1267	0.0633
		T		2	-	-		7 2	2	-	- 22	1025	-	-	25.9	26
7'	Vx						-	1	-	1.0			-	0.43	0.54	0.2
	0	Vz			(#)		1.61	-	*	1.00		+		0.38	0.32	0.32
	100	Т		-	-			-	-	1	-	-		26.3	26.5	26.5
R6	VX	Vz		-	-	-	-	0.55	0.17	-	-		-	0.58	0.22	0.21
	-	T		-				26.1	26.1		-	-	-	26.4	26.5	26.1
R7	Vx		-	-				-	-	100		-	-	-	0.25	0.28
		Vz										-		1.5	0.48	0.2
		Т						+	-	(*)	1		-	-	26.3	26.3
R8	Vx	1/-	-		-	-	-	-	*	-			0.24	0.24	0.19	0.4
	-	T			-	-	-	-	-	-	-		25.7	25.7	25.7	25.7
RQ	Vx		-		-	-	-		-	0.59	0.33	0.21	0.08	0.28	0.11	0.07
112		Vz		7 -	-	-				0.19	0.15	0.4	0.34	0.23	0.4	0.27
	-	Т			-	- × -	1.000			26	26.2	25.8	26	25.9	25.8	25.7
R10	Vx			~		T	1.4	-	0.48	0.29	0.31	0.87	0.44	0.53	0.29	0.65
		VZ	-					-	26.1	26.1	26.1	25.8	0.56	25.8	0.51	26.2
VI	Vx		0.0433	0.1067	0.0633	0.0767	0.02	0.13	0.09	-	2.0.1	0.0567	0.1133	0.1433	0.05	0.07
^		Vz	0.16	0.14	0.2133	0.23	0.2467	0.24	0.1367			0.1933	0.31	0.19	0.1467	0.05
		T	25.9	26.3	26	26.5	26	26.2	26		-	27	26.2	26.5	26.3	26.5
R11	Vx					-			0.3933	0.22	0.1733	0.1533	0.1767	0.1	0.1667	0.0767
	-	T	/ /		-	-	-		0.1955	0.1555	25.0	25.1	26.4	25.6	0.0455	0.1755
P12	Vx		-	-	-		-	0.2633	0.2667	0.1767	0.0833	0.1067	0.0633	0.04	0.1533	0.1733
n12		Vz	/	+	-		-	0.52	0.5067	0.15	0.1133	0.16	0.0833	0.0633	0.12	0.07
	20	T	- 14 - J					25.8	25.7	26.2	26.6	26.1	26.4	26.4	26.1	26
R13	Vx			-				0.13	0.1033	0.1367	0.2133	0.18	-	0.16	0.0667	n/a
		VZ		-		-	-	26.2	0.4535	26.5	0.4555	0.2535	-	26.8	25.6	n/a n/a
D1/1	Vx			175	Cari	0.3267	0.42	0.2167	0.3	0.2567	0.13	0.1833	0.2067	0.2133	0.1	0.13
N14		Vz	•	1.0		0.4167	0.58	0.3567	0.36	0.42	0.0933	0.2	0.1567	0.1933	0.1333	0.1633
		Т	14 - J.		-	24.1	24.5	24.5	24.6	24.6	24.9	25.3	25.2	25.4	25.7	25.1
R15	Vx	V-7		-		-	-	-	-				-	-	-	-
		V2		-					-	-	7		-			-
7'	Vx			+	-			*			*		-	(R.)		-
		Vz	-			-	-	-	-				-			-
		T	4	+		2	-	-	-	-	-	-	-		-	-
R16	Vx	V-7	-	-		-	-	-	-	0.1767	0.13	0.1467	0.1567	0.15	0.23	0.1567
	-	V2 T		-	-		-	-	5) -	24.6	24.6	24.6	24.6	2407	245	24.4
R17	Vx			0.4233	0.2933				0.1433	0.2833	-	0.0833	0.16	0.0133	0.0367	0.1733
ni i		Vz	-	0.4433	0.23		-	-	0.21	0.26		0.0633	0.0633	0.0767	0.0767	0.0333
		Т	12	24.7	24.8	-	-	-	25.2	25.2	~	25.5	25	25	25	24.6
R18	Vx	V		-	•	-	-		-	-	-	1 (1)	0.0433	0.1567	0.1267	0.1167
		V2		-						-	-	1	0.1667	0.2267	0.18	0.08
P10	Vx			-	-	-		0.2967	0.2533	0.2733	-	-	0.2667	0.2033	0.1567	0.1733
RIY	-	Vz	-		-	-		0.2767	0.1467	0.1333		-	0.1767	0.1433	0.1233	0.19
		T		-	+		*	25.5	25.3	25.2			25.1	25.2	24.7	24.6
R20	Vx		-	0.1233	0.0267	0.11	0.1033	0.09	0.18	-	1	0.0567	0.2167	0.2833	0.0333	0.15
		Vz	-	0.0667	0.1367	0.0767	0.0833	0.31	0.0667	100	72	0.13	0.0867	0.11	0.0467	0.17
		1	1 C .	25.1	25.1	25.1	20.1	20.4	25.1	. 52		25.4	20.0	20.0	20.2	20.1

ตารางที่5.2 ค่าเฉลี่ยอุณหภูมิและความเร็วอากาศที่ตรวจวัดบริเวณพื้นที่วงแหวนกักเก็บอิเล็กตรอน

เครื่องมือที่ใช้ทำการวัด ยี่ห้อ TESTO รุ่น 435 แบบหัววัดเป็นประเภท Hot wire (รูปที่5.13) ช่วงการวัดอุณหภูมิคือ -20 ถึง +70 องศาเซลเซียส (ความแม่นยำ ± 0.3 องศาเซลเซียส) และช่วงการวัดความเร็วคือ 0 ถึง 20 เมตร/วินาที (ความแม่นยำ ± 0.03 เมตร/วินาที)



รูปที่ 5.1<mark>3 เค</mark>รื่องมือวัด<mark>แบบ</mark>ลวดความร้อน

5.3 การจำลองการไหล<mark>อากาศภายในอาคารของวงแ</mark>หวนกักเก็บอิเล็กตรอน

การจำลองพฤติกรรมการไหลเวียนอากาศใช้วิธีกำนวณทางพลศาสตร์ของไหล โดยใช้ โปรแกรมสำเร็จรูป FLUENT V.14 ซึ่งเป็นวิธีเชิงตัวเลขบนพื้นฐานระเบียบวิธีไฟในต์โวลุม การ จำลองทาง CFD ใช้รูปแบบการไหลปั่นป่วนมาตรฐาน *k*-V ซึ่งสามารถแสดงให้เห็นถึงรูปแบบที่ สามารถทำนายพฤติกรรมการไหลได้ใกล้เกียงกับผลการวัดจากแบบจำลองในบทที่ผ่านมา นำค่า การตรวจวัดความเร็วลมและอุณหภูมิที่ช่องทางเข้าออกอากาศ(ตารางที่5.1) ป้อนในโปรแกรม จำลองผลทางกอมพิวเตอร์เพื่อเป็นเงื่อนไขขอบเขต และที่ผนังอาการของแบบจำลองซึ่งทำจาก กอนกรีตหนา 15 เซนติเมตรกำหนดให้มีเงื่อนใบเป็นแบบฉนวน(Isothermal) อุณหภูมิเริ่มต้นคือ 27 องศาเซลเซียส หลังกาด้านบนทำจากโลหะแผ่นบาง(Metal Sheet) ก่าสัมประสิทธิ์การพาความร้อน (h,)บนหลังกาคือ 22 W/m² K คำนวณจาก h = 10.45 – v + 10v^{1/2} (ที่มา www.TheEnginneringToolbox.com) เมื่อ v = 2 m/s จากแผนที่ศักยภาพลมของประเทศไทย บริเวณจังหวัดนกรราชสีมาเฉลี่ยทั้งปี กรมพัฒนาและส่งเสริมพลังงาน

1.) การสร้างกริด

การจำลองคอมพิวเตอร์ใช้กริคแบบ Tetrahedral ที่มีความละเอียดประมาณ 4,300,000 อิเล เมนต์ รูปที่ 5.14 แสดงลักษณะกริดที่ใช้ จะเห็นได้ว่ากริดถูกสร้างอย่างหนาแน่นบริเวณ ช่อง ทางเข้าออกอากาศต่างๆเนื่องจากบริเวณดังกล่าวเป็นตำแหน่งซึ่งส่งผลกระทบต่อพฤติกรรมการ ใหล



รูปที่ 5.14 แสดงกริด Tetrahedral ของแบบจำลอง

การจำลองผลด้วยโปรแกรมคอมพิวเตอร์

การจำลองผลเบื้องต้นเพื่อให้เห็นพฤติกรรมการไหลของอากาศ และการกระจาย อุณหภูมิภายในอาการที่สภาวะปัจจุบัน และเปรียบเทียบผลกับการตรวจวัดค่าเพื่อพิสูจน์กวาม น่าเชื่อถือของแบบจำลอง ก่อนที่จะเข้าสู่ขั้นตอนการปรับปรุงและออกแบบการไหลเวียนอากาศ ภายในอาการใหม่

ผลการจำลองที่ระดับหน้าตัดช่องทางออกอากาศของ FCU ซึ่งสูงจากระดับพื้น อาการ 6 เมตร ผลที่ได้พบว่า แม้ FCU จะถูกวางที่ตำแหน่งโดยรอบอาการทรงกระบอกแต่ก็สามารถ ส่งแรงลมไปจนถึงตำแหน่งของวงแหวนกักเก็บอิเล็กตรอนที่อยู่กึ่งกลางอาการได้ ดังสังเกตจาก กอนทัวร์กวามเร็วอากาศที่ระนาบกวามสูงนี้(รูปที่5.15) ก่อนจะถูกกระแสลมจากช่องออกอากาศ ของ AHU ที่พุ่งออกจากกำแพงกันรังสีผลักดันให้ยกตัวสูงขึ้น(รูปที่5.16) แสดงให้เห็นว่า แรงลม จาก AHU ไม่เพียงมีผลต่อพฤติกรรมการไหลของอากาศภายในพื้นที่กำแพงกันรังสี แต่ยังสามารถ ส่งผลกระทบต่ออากาศบริเวณรอบนอกด้วยดังรูปที่5.17


รูปที่ 5.15 คอนทัวร์ความเร็วที่ระนาบความสูง 6 เมตรจากพื้นอาคาร



รูปที่ 5.16 เส้นความเร็วการใหลของอากาศจากช่องออกอากาศของ FCU



รูปที่ 5.17 เส้นความเร<mark>ื่วก</mark>าร ใหลงอ<mark>งอา</mark>กาศจากช่องออกอากาศของ AHU

เมื่อดูที่ระนาบความสูง 3.6 เมตรซึ่งตรงกับช่องทางออกอากาศของ AHU พบว่า แรงถมบางส่วนที่ออกมานี้สามารถส่งความเร็วออกนอกกำแพงกันรังสีไปสู่บริเวณ โถงทดลองได้ แต่การกระจายตัวของความเร็วไม่สม่ำเสมอซึ่งเป็นผลมาจากตำแหน่งช่องทางออกที่วางตัวไม่ สมมาตรกัน(รูปที่ 5.18)



รูปที่ 5.18 คอนทัวร์ความเร็วที่ระนาบความสูง 3.6 เมตรจากพื้นอาคาร

ระนาบความสูง 1.2 เมตรจากระดับพื้นอาการเป็นระดับความสูงวงโกจรลำ อิเล็กตรอนของวงแหวนกักเก็บอิเล็กตรอน ซึ่งประกอบด้วยท่อสุญญากาส แม่เหล็กไฟฟ้า และ อุปกรณ์ให้พลังงานด้วยคลื่นวิทยุ มีหน้าที่ควบคุมทิสทางและรักษาวงโคจรของลำอิเล็กตรอนให้อยู่ ในดำแหน่งที่ต้องการซึ่งมีความละเอียดสูง อุปกรณ์เหล่านี้ถูกสร้างจากวัสดุที่เป็นโลหะเป็นส่วน ใหญ่ เช่น สแตนเลส อลูมิเนียม ท่อแดง และเหล็กโครงสร้าง เป็นด้น ซึ่งเป็นที่ทราบกันดีว่าโลหะ เหล่านี้สามารถเปลี่ยนแปลงขนาดได้ตามอุณหภูมิที่เปลี่ยนไป ดังนั้นที่ระนาบความสูงและบริเวณ พื้นที่ภายในวงแหวนกักเก็บอิเล็กตรอนนี้ จึงมีความจำเป็นที่จะต้องรักษาระดับอุณหภูมิให้คงที่ สม่ำเสมอเพื่อไม่ให้โครงสร้างอุปกรณ์เปลี่ยนขนาดไปยังจะส่งผลต่อการควบคุมดังกล่าว จากผล จำลองกอมพิวเตอร์ที่ระนาบนี้ พบว่าภายในกำแพงกันรังสีการกระจายความเร็วไม่สม่ำเสมอ โดย ระดับความเร็วอยู่ระหว่าง 0.01 – 0.8 เมตร/วินาที บริเวณตอนกลางซึ่งเป็นจุดกลับอากาสเข้าสู่ AHU มีกวามเร็วต่ำกือส่วนที่ไม่มีทิสทางตรงกับหัวจ่ายอากาส(รูปที่5.19) และเมื่อดูการกระจายอุณหภูมิ ซึ่งเป็นปัจจัยหลักที่เราสนใจพบว่า การกระจายอุณหภูมิไม่สม่ำเสมอเช่นเดียวกับความเร็วโดย บริเวณที่มีทิสทางตรงกับช่องทางออกอากาสจะมีอุณหภูมิที่ต่ำกว่าบริเวณที่ไม่ได้รับกระแสลม โดยตรง ดังรูปที่ 5.20 อุณหภูมิอยู่ระหว่าง 21-23 องศาเซลเซียส



รูปที่ 5.19 คอนทัวร์ความเร็วที่ระนาบความสูง 1.2 เมตร



รูปที่ 5.20 คอ<mark>นท</mark>ัวร์อุณหภู<mark>มิที่</mark>ระนาบความสูง 1.2 เมตร

5.4 การเปรียบเทียบผลก<mark>ารจ</mark>ำลองกับข้อมูลผล<mark>ตร</mark>วจวัด

ผลจำลองคอมพิวเตอร์ที่ได้นำมาเปรียบเทียบกับข้อมูลการตรวจวัดจากหัวข้อที่5.2 โดย แบ่งการเปรียบเทียบออกเป็น 2 ชุดข้อมูล คือ 1.)การเปรียบเทียบความเร็วอากาศ และ 2.)การ เปรียบเทียบอุณหภูมิ ที่ระนาบความสูง1.2 เมตร บริเวณพื้นที่ภายในกำแพงกันรังสี โดยแบ่งการ เปรียบเทียบตามแนวแกนทำมุม 15 องศาเท่ากันตลอดวงรอบตามรูปที่ 5.12 รวมทั้งหมด 12 แนวแกน ซึ่งแสดงเป็นกราฟเปรียบเทียบดังต่อไปนี้ดังแสดงในรูปที่ 5.21 - รูปที่ 5.44



รูปที่ 5.21 เปรียบเทียบความเร็วอากาศของแบบจำลองกับข้อมูลตรวจวัด ตามแนวแกน x-x'



รูปที่ 5.22 เปรียบเทียบอุณหภูมิอากาศของแบบจำลองกับข้อมูลตรวจวัด ตามแนวแกน x-x'



รูปที่ 5.23 เปรียบเทียบความเร็วอากาศของแบบจำลองกับข้อมูลตรวจวัด ตามแนวแกน R1-R11



รูปที่ 5.24 เปรียบเทียบอุณหภูมิอากาศข<mark>องแบบ</mark>จำลองกับข้อมูลตรวจวัด ตามแนวแกน R1-R11



รูปที่ 5.25 เปรียบเทียบความเร็วอากาศของแบบจำลองกับข้อมูลตรวจวัด ตามแนวแกน R2-R12



รูปที่ 5.26 เปรียบเทียบอุณหภูมิอากาศข<mark>อ</mark>งแบบจำลองกับข้อมูลตรวจวัด ตามแนวแกน R2-R12



รูปที่ 5.27 เปรียบเทียบความเร็วอากาศของแบบจำลองกับข้อมูลตรวจวัด ตามแนวแกน R3-R13



รูปที่ 5.28 เปรียบเทียบอุณหภูมิอากาศข<mark>อ</mark>งแบบจำลองกับข้อมูลตรวจวัด ตามแนวแกน R3-R13



รูปที่ 5.29 เปรียบเทียบความเร็วอากาศของแบบจำลองกับข้อมูลตรวจวัด ตามแนวแกน R4-R14



รูปที่ 5.30 เปรียบเทียบอุณหภูมิอากาศข<mark>อ</mark>งแบบจำลองกับข้อมูลตรวจวัด ตามแนวแกน R4-R14



รูปที่ 5.31 เปรียบเทียบความเร็วอากาศของแบบจำลองกับข้อมูลตรวจวัด ตามแนวแกน R5-R15



รูปที่ 5.32 เปรียบเทียบอุณหภูมิอากาศข<mark>อ</mark>งแบบ<mark>จำลองกับข้อมูลตรวจวัด ตามแนวแกน R5-R15</mark>



รูปที่ 5.33 เปรียบเทียบความเร็วอากาศของแบบจำลองกับข้อมูลตรวจวัค ตามแนวแกน Z-Z'



รูปที่ 5.34 เปรียบเทียบอุณหภูมิอากาศของแบบจำลองกับข้อมูลตรวจวัค ตามแนวแกน Z-Z'



รูปที่ 5.35 เปรียบเทียบความเร็วอากาศของแบบจำลองกับข้อมูลตรวจวัด ตามแนวแกน R6-R16



รูปที่ 5.36 เปรียบเทียบอุณหภูมิอากาศข<mark>อ</mark>งแบบจำลองกับข้อมูลตรวจวัด ตามแนวแกน R6-R16



รูปที่ 5.37 เปรียบเทียบความเร็วอากาศของแบบจำลองกับข้อมูลตรวจวัด ตามแนวแกน R7-R17



รูปที่ 5.38 เปรียบเทียบอุณหภูมิอากาศข<mark>อ</mark>งแบบจำลองกับข้อมูลตรวจวัด ตามแนวแกน R7-R17



รูปที่ 5.39 เปรียบเทียบความเร็วอากาศของแบบจำลองกับข้อมูลตรวจวัด ตามแนวแกน R8-R18



รูปที่ 5.40 เปรียบเทียบอุณหภูมิอากาศข<mark>อ</mark>งแบบจำลองกับข้อมูลตรวจวัด ตามแนวแกน R8-R18



รูปที่ 5.41 เปรียบเทียบความเร็วอากาศของแบบจำลองกับข้อมูลตรวจวัด ตามแนวแกน R9-R19



รูปที่ 5.42 เปรียบเทียบอุณหภูมิอากาศข<mark>อ</mark>งแบบจำลองกับข้อมูลตรวจวัด ตามแนวแกน R9-R19



รูปที่ 5.43 เปรียบเทียบความเร็วอากาศของแบบจำลองกับข้อมูลตรวจวัด ตามแนวแกน R10-R20



รูปที่ 5.44 เปรียบเทียบอุณหภูมิอากาศของ<mark>แบบจำ</mark>ลองกับข้อมูลตรวจวัค ตามแนวแกน R10-R20

จากกราฟเปรียบเทียบความเร็วทั้ง 12 แนวแกน โดยที่ความเร็วต่ำ 0.1 - 0.3 เมตร/ วินาที พบความแตกต่างของข้อมูลบ้างเล็กน้อย แต่เมื่อความเร็วสูงขึ้นค่าที่ได้จากแบบจำลองและค่า การตรวจวัดมีความใกล้ชิดกันมากขึ้น และ โดยรวมมีแนวโน้มไปในทิศทางเดียวกัน ส่วนเมื่อดูที่ กราฟเปรียบเทียบอุณหภูมิ จะเห็นว่าค่าการวัดแตกต่างจากผลจำลองประมาณ 2-3 องศาเซลเซียส เป็นไปได้ว่าผู้ทำวิจัยได้ทำการลดความซับซ้อนของแบบจำลองลงโดยตัดส่วนที่เป็นดู้จ่าย กำลังไฟฟ้าและตู้ควบคุมออก ซึ่งตู้เหล่านี้จะให้พลังงานความร้อนออกมาทำให้อุณหภูมิจากการ ตรวจวัดสูงขึ้นก็เป็นได้ แต่เมื่อดูที่แนวโน้มและการกระจายอุณหภูมิจะเห็นว่ามีความสอดคล้องกัน กับแบบจำลองคอมพิวเตอร์ เป็นเหตุผลสนับสนุนความสามารถของแบบจำลองในการทำนาย พฤติกรรมการไหลของอาคารได้

้^{วั}กยาลัยเทคโนโลยีสุร^บ













Path nes Colored by Velocity Magnitude (m/s)

การกระจายความเร็วอากาศที่ระนาบความสูง 1.2 เมตร พบว่ามีกระจายตัวไม่สม่ำเสมอไม่ สมมาตรกันตลอดโดยรอบบริเวณภายในกำแพงกันรังสี ความเร็วสูงบริเวณกึ่งกลางอาการ ซึ่งเป็น บริเวณของช่องลมกลับของ AHU ระดับความเร็วอากาศอยู่ที่ 0.01 – 1 เมตร/วินาที(รูปที่6.8) และที่ ระดับเดียวกันนี้ การกระจายอุณหภูมิมีความสม่ำเสมอดีขึ้นเมื่อเทียบกับไม่มีหลังคาปิด ระดับ อุณหภูมิอยู่ 19-21 องศาเซลเซียส(รูปที่6.9)



ANSY 28E 1 297.7. 10 201.4. 297.10 296.00 296.50 28F (2) 280.91 206.6. 295.3 2061 204.4. 294.41 294.11 290.00 290.51 292.21 202.61 280 FT 202.51 202.01 Contours of Static Temperature (k) ANSYS FLUENT 14.0 (3d, dp. cons, rks)

รูปที่ <mark>6.8</mark> คว<mark>ามเร็วบนระนาบคว</mark>ามสู<mark>ง 1</mark>.2 เม<mark>ตร</mark>(มีหลังคาปิด)

รูปที่ 6.9 อุณหภูมิบนระนาบความสูง 1.2 เมตร(มีหลังคาปิค)

6.3 ประเมินราคางานก่อสร้าง

การออกแบบปรับปรุงการไหลของอากาศทั้ง 2 แนวทาง ได้ส่งความต้องการให้ผู้เชี่ยวชาญ เข้าประเมินราคาก่อสร้าง โดยมีการประมาณราคาจัดสร้างดังนี้

 1.) ราคาประมาณการการปรับช่องจ่ายอากาศของ AHU ใหม่ให้มีความสมมาตร บริษัท แอควานซ์สเตม จำกัด เสนอราคาจัดสร้าง 2,200,000 บาท ระยะเวลา จัดสร้างและติดตั้ง 60 วัน

2.) ราคาประมาณการติดตั้งหลังคาให้กับส่วนวงแหวนกักเก็บอิเล็กตรอน

บริษัท FIT Construction <mark>จำ</mark>กัด เสนอราคาจัดสร้าง 11,889,050 บาท ระยะเวลา จัดสร้างและติดตั้ง 120 วัน

6.4 สรุปและข้อเสนอแนะ

จากแบบจำลองที่ทำการออกแบบทั้ง 2 คือ 1.) ปรับช่องลมจ่ายของ AHU ใหม่ให้มีความ สมมาตร และ 2.) ติดตั้งหลังคาให้กับส่วนวงแหวนกักเก็บอิเล็กตรอน จะเห็นว่า โมเดลที่1 คือการ ปรับเปลี่ยนท่อส่งอากาศและช่องลมจ่ายใหม่ของ AHU ให้ผลการกระจายความเร็วและอุณหภูมิใน ตำแหน่งที่สนใจคือระนาบความสูง 1.2 เมตรได้ดีกว่า อีกทั้งงบประมาณที่ใช้ในการจัดทำต่ำกว่า ซึ่ง จากผลการกระทำดังกล่าวจะส่งผลต่อเสถียรภาพในการควบคุมลำอิเล็กตรอนของอุปกรณ์เครื่องเร่ง อนุภากที่ดีขึ้น



บทที่ 7 สรุปและข้อเสนอแนะ

งานวิจัขนี้ได้ทำการศึกษาพฤติกรรมการไหลเวียนของอากาศ ภายในอาคารวงแหวนกักเก็บ อิเล็กตรอนและห้องโถงทดลองของสถาบันวิจัยแสงซินโครตรอน การศึกษาใช้การจำลองด้วย ซอฟต์แวร์ซีเอฟดี (CFD) เพื่อดูพฤติกรรมการไหลของอากาศ ผลจากการศึกษานำไปสู่แนวทางการ ปรับปรุงระบบไหลเวียนอากาศที่สามารถรักษาอุณหภูมิที่เหมาะสมและสม่ำเสมอได้ โดยได้เริ่มจาก การสร้างแบบจำลองเพื่อตรวจสอบความถูกต้อง ของโปรแกรมคอมพิวเตอร์ จากนั้นได้ทำการศึกษา โดยการจำลองพฤติกรรมการไหลของอากาศ ภายในอาคารวงแหวนกักเก็บอิเล็กตรอนและโถง ทดลอง นำผลจำลองที่ได้เทียบกับผลการวัด ณ ตำแหน่งต่างๆภายในอาคาร เพื่อเปรียบเทียบความ ถูกต้องของแบบจำลอง แล้วทำการศึกษาแบบจำลอง 2 แบบ ที่มีการปรับปรุง การไหลเวียนอากาศ ภายในอาการ เพื่อให้เกิดการกระจายตัวของอากาศเป็นไปอย่างสม่ำเสมอ ซึ่งได้ข้อสรุปและ ข้อเสนอแนะดังนี้

7.1 แบบจำลองเพื่<mark>อตร</mark>วจสอบความถูกต้อง ของโปรแกรมคอมพิวเตอร์

การศึกษาได้ทำการสร้างแบบจำลองเสมือนระบบปรับอากาศของอาคาร ใช้ระเบียบวิธี คำนวณทางซีเอฟดี ที่มีรูปแบบการไหลแตกต่างกัน 3 แบบ แล้วนำผลจำลองมาเปรียบเทียบกับผล การวัด จากการศึกษาพบว่ารูปแบบการไหลแบบปั่นป่วน SST *k-W* ให้ผลการจำลองความเร็วของ อากาศสอดคล้องและมีแนวโน้มใกล้เคียงกับผลการวัดมากกว่าแบบปั่นป่วนมาตรฐาน *k-*V, และ แบบราบเรียบ ส่วนเมื่อดูที่อุณหภูมิพบว่ารูปแบบการไหลแบบปั่นป่วน มาตรฐาน *k-*V ให้ผลการ จำลองสอดกล้องและมีแนวโน้มใกล้เคียงกับผลการวัดมากกว่าแบบปั่นป่วน SST *k-W*, และ เวบเรียบ

7.2 พฤติกรรมการใหลของอากาศในสภาวะปัจจุบัน

ทำการศึกษาการจำลองพฤติกรรมการใหลของอากาศ ด้วยโปรแกรมคอมพิวเตอร์ ภายใน อาคารวงแหวนกักเก็บอิเล็กตรอนและโถงทดลองในภาวะปัจจุบัน(มิถุนายน-กรกฎาคม 2558) โดย ได้ทำการเก็บวัดข้อมูลความเร็วลมและอุณหภูมิ ช่องทาง เข้า-ออก อากาศภายในอาการฯ แล้วนำ ก่าที่ได้ป้อนเป็นเงื่อนไขเริ่มต้นและเงื่อนไขขอบเขต สำหรับโปรแกรมคอมพิวเตอร์ นำผลจำลองที่ ใด้เทียบกับผลการวัด ณ ตำแหน่งต่างๆภายในอาคาร เพื่อเปรียบเทียบความถูกต้องของแบบจำลอง โดยผลเปรียบเทียบพบว่าที่ความเร็วต่ำ 0.1 - 0.3 เมตร/วินาทีมีความแตกต่างของข้อมูลบ้างเล็กน้อย แต่เมื่อความเร็วสูงขึ้นค่าที่ได้จากแบบจำลองและค่าการตรวจวัคมีความใกล้ชิดกันมากขึ้น และ โดยรวมมีแนวโน้มไปในทิศทางเดียวกัน ส่วนเมื่อดูที่กราฟเปรียบเทียบอุณหภูมิ จะเห็นว่าค่าการวัด แตกต่างจากผลจำลองประมาณ 2-3 องศาเซลเซียส เป็นไปได้ว่าผู้ทำวิจัยได้ทำการลดความซับซ้อน ของแบบจำลองลงโดยตัดส่วนที่เป็นตู้จ่ายกำลังไฟฟ้าและตู้ความควบคุมออก ซึ่งตู้เหล่านี้จะให้ พลังงานความร้อนออกมาทำให้อุณหภูมิจากการตรวจวัดสูงขึ้นก็เป็นได้ แต่เมื่อดูที่แนวโน้มและการ กระจายอุณหภูมิจะเห็นว่ามีความสอดคล้องกันกับแบบจำลองคอมพิวเตอร์ เป็นเหตุผลสนับสนุน ความสามารถของแบบจำลองในการทำนายพ<mark>ฤติ</mark>กรรมการไหลของอาการได้

7.3 แบบจำลองการปรับปรุงการใหลขอ<mark>ง</mark>อากาศและข้อเสนอแนะ

ทำการศึกษาแบบจำลอง 2 แบบ ที่มีการปรับปรุง การไหลเวียนอากาศภายในอาการ เพื่อให้ เกิดการกระจายตัวของอากาศเป็นไปอย่างสม่ำเสมอ พร้อมทั้งประเมินความเป็นไปได้และประมาณ ราคาปรับปรุงดังกล่าว โดยได้วางแนวทางออกแบบไว้ 2 วิธี 1.) ปรับช่องจ่ายอากาศของ AHU ใหม่ให้มีความสมมาตร 2.) ติดตั้งหลังคาให้กับส่วนวงแหวนกักเก็บอิเล็กตรอน ดังแสดงในรูปที่ 7.1 จากแบบจำลองที่ทำการออกแบบทั้ง 2 จะเห็นว่า โมเคลที่1 คือการปรับเปลี่ยนท่อส่งอากาศและช่อง ลมจ่ายใหม่ของ AHU ให้ผลการกระจายความเร็วและอุณหภูมิในคำแหน่งที่สนใจคือระนาบความ สูง 1.2 เมตรได้ดีกว่า อีกทั้งงบประมาณที่ใช้ในการจัดทำต่ำกว่า ซึ่งจากผลการกระทำดังกล่าวจะ ส่งผลต่อเสถียรภาพในการควบคุมลำอิเล็กตรอนของอุปกรณ์เครื่องเร่งอนุภาคที่ดีขึ้น

ร_{้าวกับ}ยาลัยเทคโนโลยีสุรบ





รายการอ้างอิง

- กีรติ สุลักษณ์ (2553). พลศาสตร์ของใหลเชิงคำนว, สาขาวิชาวิศวกรรมเครื่องกล, สำนักวิชา วิศวกรรมศาสตร์, มหาวิทยาลัยเทคโนโลยีสุรนารี
- เกริกฤทธิ์ สิทธิศาสตร์ และ กีรติ สุลักษณ์. <mark>การจำลองการใหลเวียนของอากาศภายในอาคารวง</mark> แหวนกักเก็บอิเล็กตรอนและห้องโลงทดลองสถาบันวิจัยแสงซินโครตรอน(องค์การ มหาชน), การประชุมวิชาการเครือข่ายวิศวกรรมเครื่องกลแห่งประเทศไทย ครั้งที่ 27, มหาวิทยาลัยบูรพา ชลบุรี
- คู่มือผู้รับผิดสอบด้านพลังงาน (2553), <mark>กรมพัฒนาพลังงานทดแทนและอนุรักษ์พลังงาน</mark>, กระทรวง พลังงาน
- ้จารุณี เข็มพิลา(2554). การศึกษาพฤติ<mark>กรร</mark>มการให<mark>ลขอ</mark>งอากาศผ่านอาคารผนังสองชั้น,
- วารสารวิชาการปทุมวัน ปีที่1 ฉบับที่1, หน้า23-28, สถาบันเทคโนโลยีปทุมวัน ฐากร ไพบูลย์โรจน์รุ่ง, ฉัฎฐ์ กาศยุปนันทน์ และมานะ อมรกิจบำรุง(2550). แบบจำลองการไหล ของอากาศในห้องปรับอากาศที่ติดพัดลมดูดอากาศ, การประชุมวิชาการด้านพลังงาน สิ่งแวดล้อมและวัสดุ ครั้ง ที่1, มหาวิทยาลัยเทคโนโลยีพระจอมเกล้าชนบุรี กรุงเทพมหานคร
- รายงานประจำปี สถาบั<mark>นวิจัย</mark>แสงซินโครตรอน(องค์การมหาชน). 2554, สถาบันวิจัยแสงซิน โครตรอน(องค์การมหาชน) <mark>จังหวัดนครราชสีมา</mark>
- เอกชัย จันทสาโร, วรางก์รัตน์ จันทสาโร และ ภุชงก์ อุทโยภาศ. (มีนาคม 2548). CFD software for airflow simulation in a clean room. ใน การประชุมประจำปี สวทช: วิทยาศาสตร์และ เทคโนโลยีไทยสู่เศรษฐกิจยุคโมเลกุล. ปทุมธานี: อุทยานวิทยาศาสตร์ประเทศไทย.
- เอกรงก์ สุขจิต, วรางก์รัตน์ จันทสาโร และ เอกชัย จันทสาโร. (ตุลากม 2546). การจำลองเชิงตัวเลข สำหรับการใหลของอากาศภายในห้องสะอาดขนาดเล็ก. ใน <mark>การประชุมวิชาการเครือข่าย</mark> วิศวกรรมเครื่องกลแห่งประเทศไทยครั้งที่ 17. ปราจีนบุรี.
- ASHRAE. (1992). Standard 41.2-1987 (RA 92), Standard Methods for Laboratory Airflow Measurement, Atlanta, GA: American Society of Heating, Refrigerating and Air Conditioning Engineer, Inc.

- Anderson, J. D. (1995). Computational fluid dynamics: The basics with applications. New York: McGraw-Hill.
- Awbi, H. B. (1998). Energy efficient room air distribution. Renewable Energy 15: 293-299.
- A.Stamou and I.Katsiris. Verification of a CFD model for indoor airflow and heat transfer, Building and

Environment, vol.41, 2006, P.1171-1181.

- Cengel, Y. A., and Boles, M. A. (1998). Thermodynamics: An engineering approach (3rd ed.). McGraw-Hill.
- Cheng, M., Liu, G. R., Lam, K. Y., Cai, W. J., and Lee, E. L. (1999). Approaches for improving airflow uniformity in unidirectional flow cleanrooms. Building and Environment 34: 275-284.
- Chow, T. T., and Yang, X. Y. (2003). Performance of ventilation system in a non-standard operating room. Building and Environment 38: 1401-1411.
- Chow, W. K. (2001). Numerical studies of airflows induced by mechanical ventilation and airconditioning (MVAC) systems. Applied Energy 68: 135-159.
- Chow, W. K., and Fung, W. Y. (1996). Numerical studies on the indoor air flow in the occupied zone of ventilated and air-conditioned space. **Building and Environment** 31: 319 344.
- Chang J.C., Tsai Z.D., Liu C.Y., Chug Y.C., Ueng T.S., Chen J.R., "Numerical simulation of the air conditioning system design for the 3GeV TPS storage ring," Particle and Accelerator Conference (PAC), 2009, Vancouver, Canada.
- Chang J.C., Tsai Z.D., Liu C.Y., Chug Y.C., Chen J.R., Ke M.T., "Numerical simulation and air conditioning system study for the storage ring of TLS," Particle and Accelerator Conference (PAC), 2010, Tokyo, Japan.
- Chang J.C., Ke M.T., Liu C.Y., and Chen J.R., "Air Temperature Analysis And Control Improvement For The Large-scale Experimental Hall", The Third International Conference on Asian and Pacific Coasts (APAC), 2004, Gyeongju, Korea
- Chen J.R., Wang D.J., Tsai Z.D., Kuan C.K., Ho S.C., and Chang J.C., "Mechanical Stability Studies at the Taiwan Light Source", International Workshop on Mechanical Engineering Design of Synchrotron Radiation Equipment and Instrumentation (MEDSI 02), 2002, Illinois, USA

- Sarkar J., and Mandal S., "CFD Modeling and validation of temperature and flow distribution in air conditioned space", International Refrigeration and Air Conditioning, 2008, Purdue, USA. Fluent theory and user guide book.
- Sinha, S. L., Arora, R. C., and Roy, S. (2000). Numerical simulation of two-dimensional room air flow with and without buoyancy. **Energy and Buildings** 32: 121-129.
- Sukjit, E., Juntasaro, V., Uthayopas, P., and Juntasaro E. (2003). Numerical simulation of turbulent flow in three-dimensional space. In Proceedings of the 7th Annual National Symposium on Computational Science and Engineering. Bangkok.
- Sukjit, E., Juntasaro, V., and Juntasaro E. (2004). Application of computational fluid dynamics for predicting a small clean room. In Proceedings of the 8th Annual National Symposium on Computational Science and Engineering. Nakhon Ratchasima.



ภาคผน<mark>วก</mark> ก

ข้อมูลการ<mark>ตร</mark>วจวัดความเร็วแ<mark>ละ</mark>อุณหภูมิอากาศ ของแบบจำลองเพื่อตรวจสอบความถูกต้องของโปรแกรมคอมพิวเตอร์



แรงดันพัดลม 12V,12V: Heater off, off

ความเร็วอากาศ (เมตร/วินาที)

V PY60

Position x/z	X-666	X-533	X-400	X-266	X-133
Z-950	0.05	0.067	0.333	0.06	0.07
Z-850	0.103	0.197	0.117	0.107	0.113
Z-750	0.167	0.22	0.13	0.123	0.133
Z-650	0.18	0.14	0.077	0.083	0.14
Z-550	0.063	0.14	0.08	0.04	0.087
Z-450	0.007	0.01	0.01	0.02	0.017
Z-350	0.047	0.103	0.157	0.063	0.053
Z-250	0.06	0.107	0.167	0.043	0.043
Z-150	0.047	0.057	0.087	0.11	0.06
Z-50	0.077	0.043	0.093	0.047	0.15

V PY130					
Position x/z	X-666	X-533	X-400	X-266	X-133
Z-950	0.18	0.14	0.05	0.07	0.127
Z-850	0.263	0.24	0.177	0.13	0.18
Z-750	0.23	0.223	0.183	0.18	0.183
Z-650	0.183	0.243	0.07	0.1	0.207
Z-550	0.163	0.223	0.187	0.067	0.17
Z-450	0.153	0.153	0.123	0.173	0.04
Z-350	0.07	0.147	0.827	0.113	0.067
Z-250	0.12	0.153	0.11	0.177	0.08
Z-150	0.06	0.087	0.053	0.123	0.09
Z-50	0.06	0.047	0.027	0.048	16 0.063

	52				
V PY355	³ n	5175	77	-i25	
Position x/z	X-666	X-533	X-400	X-266	X-133
Z-950	0.25	0.847	0.207	0.16	0.16
Z-850	0.25	0.263	1.353	0.243	0.153
Z-750	0.19	0.217	0.86	0.26	0.107
Z-650	0.183	0.293	0.273	0.217	0.203
Z-550	0.197	0.317	0.173	0.187	0.223
Z-450	0.2	0.31	0.14	0.14	0.243
Z-350	0.18	0.23	0.127	0.11	0.27
Z-250	0.147	0.183	0.127	0.073	0.223
Z-150	0.107	0.217	0.103	0.097	0.133
Z-50	0.1	0.167	0.15	0.197	0.103

แรงดันพัดลม 15V,15V: Heater off, off

ความเร็วอากาศ (เมตร/วินาที)

V PY60	
--------	--

Position x/z	X-666	X-533	X-400	X-266	X-133
Z-950	0.04	0.113	0.173	0.11	0.18
Z-850	0.117	0.153	0.193	0.127	0.157
Z-750	0.247	0.173	0.15	0.097	0.113
Z-650	0.197	0.12	0.053	0.197	0.15
Z-550	0.137	0.16	0.05	0.073	0.18
Z-450	0.02	0.02	0.02	0.04	0.043
Z-350	0.123	0.19	0.42	0.14	0.137
Z-250	0.077	0.18	0.273	0.143	0.213
Z-150	0.08	0.11	0.13	0.173	0.17
Z-50	0.077	0.087	0.04	0.097	0.15
	1				

V PY130					
Position x/z	X-666	X-533	X-400	X-266	X-133
Z-950	0.063	0.13	0.067	0.067	0.083
Z-850	0.07	0.177	0.173	0.12	0.107
Z-750	0.297	0.31	0.16	0.113	0.137
Z-650	0.307	0.31	0.083	0.187	0.13
Z-550	0.263	0.22	0.087	0.13	0.117
Z-450	0.13	0.08	0.127	0.123	0.07
Z-350	0.097	0.113	1.163	0.09	0.163
Z-250	0.177	0.2	0.02	0.187	0.21
Z-150	0.063	0.113	0.163	0.167	0.147
Z-50	0,04	0.027	0.057	0.073	0.043

	720				
V PY355	6	hsin	5	said	50.
Position x/z	X-666	X-533	X-400	X-266	X-133
Z-950	0.233	0.977	0.197	0.213	0.143
Z-850	0.277	0.257	1.143	0.18	0.153
Z-750	0.203	0.24	0.763	0.257	0.083
Z-650	0.283	0.31	0.18	0.253	0.167
Z-550	0.213	0.33	0.28	0.2	0.237
Z-450	0.187	0.307	0.193	0.16	0.233
Z-350	0.17	0.22	0.11	0.09	0.213
Z-250	0.12	0.217	0.093	0.057	0.237
Z-150	0.077	0.103	0.06	0.153	0.2
Z-50	0.083	0.153	0.16	0.18	0.123

แรงดันพัดลม 12V,12V: Heater on, on

ความเร็วอากาศ (เมตร/วินาที)

V PY60					
Position x/z	X-666	X-533	X-400	X-266	X-133
Z-950	0.113	0.09	0.243	0.057	0.183
Z-850	0.227	0.147	0.147	0.11	0.123
Z-750	0.19	0.18	0.137	0.193	0.213
Z-650	0.21	0.077	0.063	0.193	0.127
Z-550	0.067	0.067	0.053	0.077	0.157
Z-450	0.013	0.013	0.013	0.03	0.05
Z-350	0.113	0.153	0.36	0.053	0.127
Z-250	0.057	0.11	0.15	0.073	0.09
Z-150	0.073	0.09	0.103	0.057	0.06
Z-50	0.047	0.123	0.08	0.06	0.093

V PY130					
Position x/z	X-666	X-533	X-400	X-266	X-133
Z-950	0.08	0.077	0.053	0.047	0.123
Z-850	0.21	0.233	0.13	0.083	0.127
Z-750	0.253	0.22	0.147	0.097	0.107
Z-650	0.2	0.1	0.083	0.13	0.097
Z-550	0.237	0.09	0.073	0.083	0.11
Z-450	0.087	0.08	0.14	0.08	0.09
Z-350	0.123	0.097	0.587	0.113	0.073
Z-250	0.103	0.18	0.1	0.17	0.163
Z-150	0.06	0.05	0.06	0.093	0.053
Z-50	0.06	0.067	0.04	0.063	0.023

	52				1
V PY355	6	henz	5	raid?	
Position x/z	X-666	X-533	X-400	X-266	X-133
Z-950	0.245	0.99	0.253	0.213	0.117
Z-850	0.22	0.23	0.86	0.267	0.15
Z-750	0.157	0.243	0.643	0.25	0.203
Z-650	0.19	0.187	0.233	0.217	0.16
Z-550	0.237	0.25	0.153	0.16	0.253
Z-450	0.207	0.21	0.247	0.19	0.25
Z-350	0.243	0.193	0.467	0.163	0.17
Z-250	0.22	0.167	0.23	0.127	0.247
Z-150	0.197	0.153	0.19	0.15	0.093
Z-50	0.13	0.187	0.197	0.237	0.073

แรงดันพัดลม 12V,12V: Heater on, on

อุณหภูมิ (องศาเซลเซียส)

Position x/z	X-666	X-533	X-400	X-266	X-133
Z-950	29	29.2	28.9	28.8	29.1
Z-850	28.4	29.1	29.1	28.7	28.6
Z-750	28.8	29.2	28.9	28.7	28.5
Z-650	29	29.2	28.8	29	28.5
Z-550	29.1	29.3	28.7	29.2	28.5
Z-450	28.9	29.4	28.7	30.2	28.5
Z-350	29.3	29.5	30	31.1	28.7
Z-250	29	29.2	27.4	29.2	29.2
Z-150	29.1	29.4	29.5	29.1	29.1
Z-50	28.9	29	28.7	28.8	28.8

T PY130					
Position x/z	X-666	X-533	X-400	X-266	X-133
Z-950	28.1	28.1	28.3	28.4	28.4
Z-850	28.9	29.2	29.2	28.7	28.7
Z-750	28.9	29.1	29.1	28.9	28.6
Z-650	29	29.2	29	28.9	28.7
Z-550	29	29.3	29.1	29.4	28.5
Z-450	29	29.3	29.5	29.5	28.7
Z-350	29	29.2	30.7	29.9	28.8
Z-250	28.4	28.4	28.2	28.6	28.5
Z-150	28.2	28.2	28.2	28.9	28.7
Z-50	28.1	28.1	28.2	28.3	728.2

	725				
Т РҮ355	6	hun	5	said?	5
Position x/z	X-666	X-533	X-400	X-266	X-133
Z-950	29.5	30.4	29.5	28.4	28.7
Z-850	29.4	30.8	32.9	28.4	28.7
Z-750	29.2	31	31.6	28.5	28.6
Z-650	29.5	30.3	30.2	28.3	28.5
Z-550	29.7	29.5	29.4	28.2	28.4
Z-450	29.5	29.5	29	28.2	28.4
Z-350	29.4	29.4	28.6	28.4	28.4
Z-250	29.4	29.5	28.6	28.4	28.4
Z-150	29.5	29.4	29	28.4	28.4
Z-50	29.5	29.5	29	28.6	28.4

แรงดันพัดลม 15V,15V: Heater on, on

ความเร็วอากาศ (เมตร/วินาที)

VI	PY60
----	------

Position x/z	X-666	X-533	X-400	X-266	X-133
Z-950	0.083	0.043	0.13	0.09	0.08
Z-850	0.183	0.133	0.15	0.133	0.09
Z-750	0.19	0.11	0.083	0.18	0.113
Z-650	0.187	0.127	0.163	0.123	0.12
Z-550	0.107	0.03	0.123	0.113	0.123
Z-450	0.02	0.01	0.013	0.023	0.023
Z-350	0.093	0.117	0.49	0.11	0.1
Z-250	0.09	0.093	0.187	0.153	0.107
Z-150	0.083	0.083	0.11	0.14	0.093
Z-50	0.087	0.063	0.05	0.09	0.117

V PY130					
Position x/z	X-666	X-533	X-400	X-266	X-133
Z-950	0.13	0.087	0.195	0.06	0.08
Z-850	0.227	0.217	0.217	0.207	0.16
Z-750	0.27	0.233	0.25	0.21	0.12
Z-650	0.427	0.23	0.093	0.143	0.077
Z-550	0.283	0.233	0.12	0.06	0.123
Z-450	0.15	0.14	0.163	0.16	0.15
Z-350	0.153	0.157	0.86	0.143	0.17
Z-250	0.123	0.217	0.185	0.21	0.1
Z-150	0.07	0.143	0.193	0.163	0.067
Z-50	0.047	0.05	0.06	0.103	0.1

	72				
V PY355	10	henz		spid	S
Position x/z	X-666	X-533	X-400	X-266	X-133
Z-950	0.26	0.99	0.18	0.16	0.15
Z-850	0.23	0.17	0.95	0.25	0.18
Z-750	0.19	0.19	0.64	0.26	0.17
Z-650	0.18	0.28	0.26	0.18	0.27
Z-550	0.2	0.28	0.2	0.18	0.24
Z-450	0.18	0.23	0.12	0.13	0.25
Z-350	0.25	0.39	0.11	0.09	0.14
Z-250	0.17	0.13	0.07	0.12	0.18
Z-150	0.11	0.18	0.11	0.12	0.12
Z-50	0.09	0.2	0.15	0.18	0.1

แรงดันพัดลม 15V,15V: Heater on, on

อุณหภูมิ (องศาเซลเซียส)

T	PY60
---	------

Position x/z	X-666	X-533	X-400	X-266	X-133
Z-950	29.3	29.4	29.3	29	29
Z-850	29.4	29.7	29.6	29.2	29.1
Z-750	29.6	29.7	29.4	29.3	29
Z-650	29.5	29.7	29.2	29.5	29
Z-550	29.5	29.8	29.3	29.9	29
Z-450	29.5	29.9	29.6	30.3	29
Z-350	29.5	29.7	33.4	31	29
Z-250	29.8	29.8	30.3	30.6	30.2
Z-150	29.9	29.9	30.1	30.3	30.3
Z-50	29.4	29.5	29.3	29.4	29.5

T PY130					
Position x/z	X-666	X-533	X-400	X-266	X-133
Z-950	29	29.1	29	28.9	29
Z-850	29	30.1	29.8	29.4	29.3
Z-750	29.5	30.2	29.7	29.4	29.2
Z-650	29.9	30.3	29.7	29.7	29.2
Z-550	29.9	30.3	29.7	30.1	29.1
Z-450	30	30.4	30.4	30.6	29.2
Z-350	29.9	30.4	31.5	31.2	29.3
Z-250	29.4	29.5	29.5	30.1	29.9
Z-150	29.5	29.6	29.4	29.6	29.9
Z-50	29.5	29.3	29.4	29.7	28.6

	77:				
Т РҮЗ55	10	henz		spid	S
Position x/z	X-666	X-533	X-400	X-266	X-133
Z-950	29.7	30.8	30.7	29.4	29.6
Z-850	29.4	31.2	34.1	29.2	29.3
Z-750	29.5	31.4	32.9	29.3	29.2
Z-650	29.8	31.3	31.8	29.2	29.1
Z-550	30	30.9	30.8	29.2	29.1
Z-450	30	30.4	30.5	29.2	29
Z-350	29.9	30.1	30.2	29.3	29
Z-250	29.8	29.9	30.1	29.6	29
Z-150	29.8	29.7	30.4	29.6	29.2
Z-50	29.7	29.7	30.3	29.7	29.2
ภาคผน<mark>วก</mark> ข

ข้อมูลการ<mark>ตร</mark>วจวัดความเร็วแ<mark>ละ</mark>อุณหภูมิอากาศ ภายในอาการวงแหวนกักเก็บอิเล็กตรอน



		Column I	R1 Axis Z		
No.	Time 1	Time 2	Time 3	Avg.(m/s)	Temp.(C °)
1				Not measured	
2				Not measured	
3				Not measured	
4				Not measured	
5				Not measured	
6				Not measured	
7				Not measured	
8	0.13	0.11	0.12	0.12	24.6
9	0.08	0.17	0.1	0.12	24.7
10				Not measured	
11	0.13	0.04	0.19	0.12	25.1
12	0.12	0.11	0.13	0.12	24.9
13	0.31	0.25	0.29	0.28	24.9
14	0.17	0.12	0.37	0.22	24.6

		L							
	Column R1 Axis X								
No.	Time 1	Time 2	Time 3	Avg.(m/s)	Temp.(C °)				
1				Not measured					
2				Not measured					
3			S	Not measured					
4				Not measured					
5				Not measured	1				
6	C.			Not measured	S				
7		5		Not measured	2				
8	0.41	0.31	0.32	0.35	24.5				
9	0.67	0.52	0.32	0.50	24.4				
10				Not measured					
11	0.09	0.15	0.16	0.13	25.5				
12	0.22	0.2	0.15	0.19	25.2				
13	0.06	0.12	0.09	0.09	24.9				
14	0.08	0.04	0.19	0.10	24.9				

Column R2 Axis Z						
No.	Time 1	Time 2	Time 3	Avg.(m/s)	Temp.(C °)	
1				Not measured		
2				Not measured		
3				Not measured		
4				Not measured		
5				Not measured		
6				Not measured		
7				Not measured		
8				Not measured		
9				Not measured		
10				Not measured		
11				Not measured		
12	0.30	0.33	0.34	0.32	24.9	
13	0.18	0.19	0.24	0.20	24.4	
14	0.16	0.13	0.14	0.14	24.5	

	Column R2 Axis X							
No.	Time 1	Time 2	Time 3	Avg.(m/s)	Temp.(C °)			
1		K		Not measured				
2				Not measured				
3			S	Not measured				
4				Not measured				
5				Not measured	1			
6	5			Not measured	S			
7	1	5		Not measured	2			
8		ายาล	โรแทดโเ	Not measured				
9			Unin	Not measured				
10				Not measured				
11				Not measured				
12	0.01	0.03	0.02	0.02	25			
13	0.15	0.12	0.07	0.11	24.1			
14	0.04	0.01	0.03	0.03	24.8			

	Column R3 Axis Z						
No.	Time 1	Time 2	Time 3	Avg.(m/s)	Temp.(C °)		
1				Not measured			
2				Not measured			
3				Not measured			
4				Not measured			
5	0.63	0.58	0.4	0.54	25.6		
6	0.43	0.53	0.64	0.53	25.6		
7	0.11	0.17	0.13	0.14	25.5		
8	0.28	0.33	0.23	0.28	25.6		
9	0.18	0.17	0.05	0.13	25.5		
10	0.09	0.12	0.1	0.10	25.5		
11	0.16	0.1	0.05	0.10	25.5		
12	0.15	0.1	0.05	0.10	25.6		
13	0.04	0.07	0.27	0.13	25.5		
14	0.14	0.27	0.24	0.22	25.5		

		L			
		Column R	3 Axis X		
No.	Time 1	Time 2	Time 3	Avg.(m/s)	Temp.(C °)
1				Not measured	
2				Not measured	
3			S	Not measured	
4				Not measured	
5	0.12	0.06	0.04	0.07	25.7
6	0.28	0.31	0.33	0.31	25.7
7	0.11	0.08	0.03	0.07	25.8
8	0.22	0.13	0.26	1 3 9 0.20	25.6
9	0.23	0.22	0.20	0.22	25.6
10	0.09	0.08	0.03	0.07	25.3
11	0.38	0.28	0.31	0.32	25.4
12	0.19	0.18	0.04	0.14	25.5
13	0.15	0.16	0.20	0.17	25.3
14	0.35	0.46	0.33	0.38	24.7

	Column R4 Axis Z						
No.	Time 1	Time 2	Time 3	Avg.(m/s)	Temp.(C °)		
1							
2							
3				Not measured			
4							
5							
6	0.23	0.41	0.57	0.40	25.7		
7				Not measured			
8	0.11	0.18	0.12	0.14	26.3		
9	0.09	0.06	0.10	0.08	25.2		
10	0.10	0.06	0.08	0.08	25.4		
11	0.11	0.26	0.11	0.16	25.7		
12	0.06	0.02	0.02	0.03	25.9		
13	0.06	0.02	0.07	0.05	25.4		
14	0.16	0.11	0.19	0.15	25.4		

Column R4 Axis X							
No.	Time 1	Time 2	Time 3	Avg.(m/s)	Temp.(C °)		
1				Not measured			
2				Not measured			
3				Not measured			
4				Not measured			
5				Not measured	1.		
6	0.11	0.06	0.05	0.07	26.2		
7	1	5		Not measured	2		
8	0.11	0.12	0.12	0.12	25.4		
9	0.09	0.12	0.14	0.12	25.4		
10	0.06	0.15	0.12	0.11	25.1		
11	0.24	0.18	0.24	0.22	25.8		
12	0.12	0.10	0.11	0.11	25.8		
13	0.09	0.07	0.05	0.07	26		
14	0.24	0.23	0.21	0.23	25.2		

	Column R5 Axis Z						
No.	Time 1	Time 2	Time 3	Avg.(m/s)	Temp.(C °)		
1				Not measured			
2				Not measured			
3				Not measured			
4				Not measured			
5				Not measured			
6				Not measured			
7				Not measured			
8				Not measured			
9				Not measured			
10				Not measured			
11				Not measured			
12				Not measured			
13	0.11	0.26	0.23	0.20	25.9		
14	0.18	0.03	0.1	0.10	26		

		L						
	Column R5 Axis X							
No.	Time 1	Time 2	Time 3	Avg.(m/s)	Temp.(C °)			
1		Ķ		Not measured				
2				Not measured				
3			S	Not measured				
4				Not measured				
5				Not measured	1.			
6	5			Not measured	S			
7		5		Not measured	2			
8		ักยาล่	โรแทดโเ	Not measured				
9			OITHIN	Not measured				
10				Not measured				
11				Not measured				
12				Not measured				
13	0.30	0.06	0.02	0.13	26.3			
14	0.03	0.06	0.10	0.06	25.6			

	Column Z' Axis Z						
No.	Time 1	Time 2	Time 3	Avg.(m/s)	Temp.(C °)		
1				Not measured			
2				Not measured			
3				Not measured			
4				Not measured			
5				Not measured			
6				Not measured			
7				Not measured			
8				Not measured			
9				Not measured			
10				Not measured			
11				Not measured			
12	0.15	0.14	0.09	0.38	26.5		
13	0.07	3.13	0.12	0.32	26.5		
14	0.12	0.12	0.08	0.32	26.7		

		L			
		Column	Z' Axis X		
No.	Time 1	Time 2	Time 3	Avg.(m/s)	Temp.(C °)
1		K		Not measured	
2				Not measured	
3				Not measured	
4				Not measured	
5				Not measured	1.
6	5			Not measured	S
7		5		Not measured	5
8		ักยาล่	โรแทดโเ	Not measured	
9			OIIIII	Not measured	
10				Not measured	
11				Not measured	
12	0.04	0.17	0.22	0.43	26.3
13	0.18	0.14	0.22	0.54	26.5
14	0.04	0.09	0.07	0.2	26.5

1									
	Column R6 Axis Z								
	No.	Time 1	Time 2	Time 3	Avg.(m/s)	Temp.(C °)			
	1				Not measured				
	2				Not measured				
	3				Not measured				
	4				Not measured				
	5				Not measured				
	6	0.22	0.13	0.14	0.16	26.1			
	7	0.03	0.08	0.07	0.06	26.1			
	8				Not measured				
	9				Not measured				
	10				Not measured				
	11				Not measured				
	12	0.22	0.16	0.07	0.45	26.4			
	13	0.12	0.13	0.09	0.34	26.5			
	14	0.16	0.12	0.09	0.37	26.1			

	Column R6 Axis X								
No.	Time 1	Time 2	Time 3	Avg.(m/s)	Temp.(C °)				
1				Not measured					
2				Not measured					
3				Not measured					
4				Not measured					
5				Not measured	1.				
6	0.15	-0.11	0.07	0.33	26.3				
7	0.09	0.02	0.06	0.17	26.1				
8		ักยาล่	โรแทดโเ	Not measured					
9			OITHIN	Not measured					
10				Not measured					
11				Not measured					
12	0.13	0.16	0.09	0.38	26.3				
13	0.05	0.09	0.08	0.22	26.5				
14	0.07	0.03	0.11	0.21	26.4				

H

	Column R7 Axis Z							
No.	Time 1	Time 2	Time 3	Avg.(m/s)	Temp.(C °)			
1				Not measured				
2				Not measured				
3				Not measured				
4				Not measured				
5				Not measured				
6				Not measured				
7				Not measured				
8				Not measured				
9				Not measured				
10				Not measured				
11				Not measured				
12				Not measured				
13	0.17	0.12	0.19	0.48	26.3			
14	0.13	0.05	0.02	0.20	26.3			

	<mark>แกน</mark> R7 แกน X									
No.	Time 1	Time 2	Time 3	Avg.(m/s)	Temp.(C °)					
1		Ķ		Not measured						
2				Not measured						
3				Not measured						
4				Not measured						
5				Not measured	1					
6	C.			Not measured	S					
7		5		Not measured	2					
8		้ายาล่	โรแทดโเ	Not measured						
9			Unin	Not measured						
10				Not measured						
11				Not measured						
12				Not measured						
13	0.06	0.08	0.11	0.25	25.2					
14	0.08	0.13	0.07	0.28	26.5					

	Column R8 Axis Z							
No.	Time 1	Time 2	Time 3	Avg.(m/s)	Temp.(C °)			
1				Not measured				
2				Not measured				
3				Not measured				
4				Not measured				
5				Not measured				
6				Not measured				
7				Not measured				
8				Not measured				
9				Not measured				
10				Not measured				
11	0.06	0.14	0.12	0.11	25.7			
12	0.03	0.06	0.07	0.05	25.7			
13	0.06	0.18	0.21	0.15	25.7			
14	0	0.03	0.01	0.01	25.7			

		Column F	R8 Axis X							
No.	Time 1	Time 2	Time 3	Avg.(m/s)	Temp.(C °)					
1				Not measured						
2				Not measured						
3				Not measured						
4				Not measured						
5				Not measured	1.					
6	5			Not measured	S					
7		5		Not measured	0					
8		ักยาล่	โรแทดโเ	Not measured						
9			OIIIII	Not measured						
10				Not measured						
11	0.11	0.08	0.05	0.24	25.8					
12	0.03	0.05	0.16	0.24	25.8					
13	0.05	0.02	0.12	0.19	25.6					
14	0.24	0.1	0.06	0.40	25.7					

Column R9 Axis Z							
No.	Time 1	Time 2	Time 3	Avg.(m/s)	Temp.(C °)		
1				Not measured			
2				Not measured			
3				Not measured			
4				Not measured			
5				Not measured			
6				Not measured			
7				Not measured			
8	0.09	0.07	0.03	0.19	26		
9	0.06	0.07	0.02	0.15	26.2		
10	0.18	0.13	0.09	0.4	25.8		
11	0.12	0.09	0.13	0.34	26		
12	0.07	0.05	0.11	0.23	25.9		
13	0.11	0.15	0.14	0.4	25.8		
14	0.08	0.1	0.09	0.27	25.7		

	Column R9 Axis X									
No.	Time 1	Time 2	Time 3	Avg.(m/s)	Temp.(C °)					
1				Not measured						
2				Not measured						
3			S	Not measured						
4				Not measured						
5				Not measured	1					
6	5			Not measured	S					
7		5		Not measured	2					
8	0.23	0.19	0.17	1 2 0.59	26					
9	0.06	0.11	0.16	0.33	25.9					
10	0.13	0.06	0.02	0.21	25.9					
11	0.01	0.02	0.05	0.08	26					
12	0.09	0.07	0.12	0.28	26					
13	0.01	0.02	0.08	0.11	25.7					
14	0.02	0.01	0.04	0.07	25.9					

Column R10 Axis Z								
No.	Time 1	Time 2	Time 3	Avg.(m/s)	Temp.(C °)			
1				Not measured				
2				Not measured				
3				Not measured				
4				Not measured				
5				Not measured				
6				Not measured				
7	0.09	0.15	0.12	0.36	26.1			
8	0.19	0.12	0.09	0.4	26.1			
9	0.21	0.13	0.11	0.45	26.1			
10	0.3	0.11	0.13	0.54	25.8			
11	0.23	0.07	0.06	0.36	26			
12	0.17	0.12	0.05	0.34	25.8			
13	0.17	0.12	0.22	0.51	26			
14	0.21	0.19	0.23	0.63	26.2			

	Column R10 Axis X									
No.	Time 1	Time 2	Time 3	Avg.(m/s)	Temp.(C °)					
1				Not measured						
2				Not measured						
3			S	Not measured						
4				Not measured						
5				Not measured	1.					
6	C.			Not measured	S					
7	0.13	0.24	0.11	0.48	25.9					
8	0.09	0.12	0.08	0.29	26.1					
9	0.13	0.1	0.08	0.31	25.8					
10	0.14	0.37	0.36	0.87	25.9					
11	0.13	0.15	0.16	0.44	25.6					
12	0.3	0.11	0.12	0.53	25.9					
13	0.1	0.07	0.12	0.29	26					
14	0.07	0.25	0.33	0.65	26.2					

Column X' Axis Z								
No.	Time 1	Time 2	Time 3	Avg.(m/s)	Temp.(C °)			
1	0.21	0.16	0.11	0.16	25.9			
2	0.13	0.21	0.08	0.14	26.3			
3	0.19	0.24	0.21	0.21	26			
4	0.25	0.24	0.20	0.23	26.5			
5	0.29	0.25	0.20	0.25	26			
6	0.14	0.33	0.25	0.24	26.2			
7	0.06	0.17	0.18	0.14	26			
8				Not measured				
9				Not measured				
10	0.24	0.16	0.18	0.19	27			
11	0.36	0.33	0.24	0.31	26.2			
12	0.19	0.11	0.27	0.19	26.5			
13	0.12	0.15	0.17	0.15	26.3			
14	0.05	0.02	0.08	0.05	26.5			



Column R11 Axis Z								
No.	Time 1	Time 2	Time 3	Avg.(m/s)	Temp.(C °)			
1				Not measured				
2				Not measured				
3				Not measured				
4				Not measured				
5				Not measured				
6				Not measured				
7	0.14	0.27	0.17	0.19	25.7			
8	0.16	0.11	0.19	0.15	26			
9	0.23	0.22	0.30	0.25	25.9			
10	0.03	0.02	0.07	0.04	25.1			
11	0.02	0.03	0.04	0.03	26.4			
12	0.17	0.03	0.08	0.09	25.6			
13	0.03	0.08	0.02	0.04	25.3			
14	0.21	0.11	0.20	0.17	25.5			

		L			
		Column R	11 Axis X		
No.	Time 1	Time 2	Time 3	Avg.(m/s)	Temp.(C °)
1				Not measured	
2				Not measured	
3				Not measured	
4				Not measured	
5				Not measured	1
6	C.			Not measured	S
7	0.28	0.58	0.32	0.39	25.9
8	0.18	0.27	0.21	0.22	25.6
9	0.12	0.17	0.23	0.17	26.3
10	0.13	0.18	0.15	0.15	25.3
11	0.25	0.18	0.10	0.18	25.6
12	0.12	0.08	0.10	0.10	26.2
13	0.23	0.11	0.16	0.17	25.7
14	0.04	0.05	0.14	0.08	25.2

Column R12 Axis Z						
No.	Time 1	Time 2	Time 3	Avg.(m/s)	Temp.(C °)	
1				Not measured		
2				Not measured		
3				Not measured		
4				Not measured		
5				Not measured		
6	0.49	0.51	0.56	0.52	25.8	
7	0.32	0.40	0.80	0.51	25.7	
8	0.07	0.22	0.16	0.15	26.2	
9	0.07	0.20	0.07	0.11	26.6	
10	0.16	0.11	0.21	0.16	26.1	
11	0.04	0.10	0.11	0.08	26.4	
12	0.01	0.08	0.10	0.06	26.4	
13	0.19	0.08	0.09	0.12	26.1	
14	0.07	0.03	0.11	0.07	26	

		H			
		Column R	12 Axis X		
No.	Time 1	Time 2	Time 3	Avg.(m/s)	Temp.(C °)
1		K		Not measured	
2				Not measured	
3			S	Not measured	
4				Not measured	
5				Not measured	1
6	0.18	0.22	0.39	0.26	26
7	0.32	0.34	0.14	0.27	26.3
8	0.13	0.10	0.30	0.18	26.9
9	0.12	0.07	0.06	0.08	26.9
10	0.09	0.12	0.11	0.11	26.6
11	0.04	0.08	0.07	0.06	26.5
12	0.07	0.03	0.02	0.04	26.3
13	0.16	0.20	0.10	0.15	26.7
14	0.06	0.24	0.22	0.17	26.4

Column R13 Axis Z							
No.	Time 1	Time 2	Time 3	Avg.(m/s)	Temp.(C °)		
1				Not measured			
2				Not measured			
3				Not measured			
4				Not measured			
5				Not measured			
6	0.39	0.41	0.52	0.44	26.2		
7	0.51	0.49	0.36	0.45	26.1		
8	0.27	0.26	0.37	0.30	26.5		
9	0.44	0.45	0.41	0.43	26.9		
10	0.22	0.19	0.35	0.25	27.2		
11				Not measured			
12	0.06	0.08	0.20	0.11	26.8		
13	0.01	0.02	0.06	0.03	25.6		
14				Not measured			

		L							
	Column R13 Axis X								
No.	Time 1	Time 2	Time 3	Avg.(m/s)	Temp.(C °)				
1				Not measured					
2				Not measured					
3				Not measured					
4				Not measured					
5				Not measured	1.				
6	0.06	0.09	0.24	0.13	26.6				
7	0.18	0.07	0.06	0.10	26.3				
8	0.11	0.12	0.18	0.14	26.5				
9	0.16	0.20	0.28	0.21	27				
10	0.14	0.25	0.15	0.18	27.1				
11				Not measured					
12	0.15	0.24	0.09	0.16	27.1				
13	0.11	0.05	0.04	0.07	26.1				
14				Not measured					

Column R14 Axis Z							
No.	Time 1	Time 2	Time 3	Avg.(m/s)	Temp.(C °)		
1				Not measured			
2				Not measured			
3				Not measured			
4	0.39	0.42	0.44	0.42	24.1		
5	0.58	0.48	0.68	0.58	24.5		
6	0.52	0.31	0.24	0.36	24.5		
7	0.36	0.27	0.45	0.36	24.6		
8	0.45	0.37	0.44	0.42	24.6		
9	0.12	0.03	0.13	0.09	24.9		
10	0.22	0.14	0.24	0.20	25.3		
11	0.16	0.11	0.20	0.16	25.2		
12	0.16	0.19	0.23	0.19	25.4		
13	0.12	0.11	0.17	0.13	25.7		
14	0.13	0.19	0.17	0.16	25.1		

	Column R14 Axis X									
No.	Time 1	Time 2	Time 3	Avg.(m/s)	Temp.(C °)					
1				Not measured						
2				Not measured						
3			S	Not measured						
4	0.22	0.35	0.41	0.33	24.2					
5	0.33	0.39	0.54	0.42	24.5					
6	0.23	0.26	0.16	0.22	24.8					
7	0.39	0.23	0.28	0.30	24.6					
8	0.24	0.30	0.23	0.26	24.7					
9	0.12	0.08	0.19	0.13	24.9					
10	0.18	0.17	0.20	0.18	25.1					
11	0.19	0.27	0.16	0.21	25.5					
12	0.21	0.24	0.19	0.21	25.5					
13	0.11	0.13	0.06	0.10	25.1					
14	0.07	0.18	0.14	0.13	25.2					

Column R15 Axis Z								
No.	Time 1	Time 2	Time 3	Avg.(m/s)	Temp.(C °)			
1				Not measured				
2				Not measured				
3				Not measured				
4				Not measured				
5				Not measured				
6				Not measured				
7				Not measured				
8				Not measured				
9				Not measured				
10				Not measured				
11				Not measured				
12				Not measured				
13				Not measured				
14				Not measured				

Column R15 Axis X								
No.	Time 1	Time 2	Time 3	Avg.(m/s)	Temp.(C °)			
1	เว้น	7		Not measured				
2				Not measured				
3			S	Not measured				
4				Not measured				
5				Not measured	1.			
6	5			Not measured	SS			
7		5		Not measured	5			
8		ักยาล	โรแทดโเ	Not measured				
9			UIIII	Not measured				
10				Not measured				
11				Not measured				
12				Not measured				
13				Not measured				
14				Not measured				

Column Z Axis Z								
No.	Time 1	Time 2	Time 3	Avg.(m/s)	Temp.(C °)			
1				Not measured				
2				Not measured				
3				Not measured				
4				Not measured				
5				Not measured				
6				Not measured				
7				Not measured				
8				Not measured				
9				Not measured				
10				Not measured				
11				Not measured				
12				Not measured				
13				Not measured				
14				Not measured				

111

ข้อมูลตรวจวัดความเร็วและอุณหภูมิอากาศ

Column Z Axis X								
No.	Time 1	Time 2	Time 3	Avg.(m/s)	Temp.(C °)			
1				Not measured				
2				Not measured				
3				Not measured				
4				Not measured				
5				Not measured	1			
6				Not measured	S			
7		5		Not measured	2			
8		ายาล่	โรแทดโเ	Not measured				
9			Univ	Not measured				
10				Not measured				
11				Not measured				
12				Not measured				
13				Not measured				
14				Not measured				

Column R16 Axis Z							
No.	Time 1	Time 2	Time 3	Avg.(m/s)	Temp.(C °)		
1				Not measured			
2				Not measured			
3				Not measured			
4				Not measured			
5				Not measured			
6				Not measured			
7				Not measured			
8	0.17	0.14	0.15	0.15	24.6		
9	0.20	0.12	0.17	0.16	24.6		
10	0.19	0.24	0.26	0.23	24.6		
11	0.06	0.21	0.23	0.17	24.6		
12	0.20	0.22	0.32	0.25	24.7		
13	0.32	0.22	0.20	0.25	24.5		
14	0.21	0.19	0.23	0.21	24.4		

		Column R	16 Axis X				
No.	Time 1	Time 2	Time 3	Avg.(m/s)	Temp.(C °)		
1				Not measured			
2				Not measured			
3				Not measured			
4				Not measured			
5				Not measured	1		
6	5			Not measured	23		
7		5		Not measured	2		
8	0.14	0.20	0.19	0.18	24.6		
9	0.14	0.17	0.08	0.13	24.7		
10	0.14	0.22	0.08	0.15	24.6		
11	0.17	0.12	0.18	0.16	24.7		
12	0.23	0.17	0.05	0.15	24.6		
13	0.17	0.22	0.30	0.23	24.5		
14	0.17	0.14	0.16	0.16	24.5		

		Column R	17 Axis Z		
No.	Time 1	Time 2	Time 3	Avg.(m/s)	Temp.(C °)
1				Not measured	
2	0.42	0.35	0.56	0.44	24.7
3	0.14	0.33	0.22	0.23	24.8
4				Not measured	
5				Not measured	
6				Not measured	
7	0.09	0.28	0.26	0.21	25.2
8	0.2	0.3	0.28	0.26	25.2
9				Not measured	
10	0.05	0.03	0.11	0.06	25.5
11	0.08	0.09	0.02	0.06	25
12	0.13	0.08	0.02	0.08	25
13	0.14	0.06	0.03	0.08	25
14	0.05	0.04	0.01	0.03	24.6

	Column R17 Axis X					
No.	Time 1	Time 2	Time 3	Avg.(m/s)	Temp.(C °)	
1				Not measured		
2	0.40	0.43	0.44	0.42	24.7	
3	0.33	0.31	0.24	0.29	24.8	
4				Not measured		
5				Not measured	1	
6	SX			Not measured	S	
7	0.08	0.18	0.17	0.14	25.1	
8	0.15	0.33	0.37	0.28	25.4	
9			Unin	Not measured		
10	0.05	0.09	0.11	0.08	25.4	
11	0.19	0.16	0.13	0.16	25.4	
12	0.01	0.00	0.03	0.01	25.2	
13	0.08	0.01	0.02	0.04	24.8	
14	0.13	0.18	0.21	0.17	24.8	

		Column R	18 Axis Z		
No.	Time 1	Time 2	Time 3	Avg.(m/s)	Temp.(C °)
1				Not measured	
2				Not measured	
3				Not measured	
4				Not measured	
5				Not measured	
6				Not measured	
7				Not measured	
8				Not measured	
9				Not measured	
10				Not measured	
11	0.27	0.19	0.04	0.17	24.8
12	0.18	0.29	0.21	0.23	24.7
13	0.15	0.21	0.18	0.18	24.6
14	0.01	0.10	0.13	0.08	24.7

	Column R18 Axis X							
No.	Time 1	Time 2	Time 3	Avg.(m/s)	Temp.(C °)			
1		K		Not measured				
2				Not measured				
3				Not measured				
4				Not measured				
5				Not measured	1			
6	5			Not measured	S			
7		5		Not measured	5			
8		ักยาล่	โรแทดโเ	Not measured				
9			OIIIII	Not measured				
10				Not measured				
11	0.03	0.02	0.08	0.04	24.9			
12	0.21	0.14	0.12	0.16	24.8			
13	0.17	0.15	0.06	0.13	24.7			
14	0.05	0.11	0.19	0.12	24.7			

		Column R	19 Axis Z		
No.	Time 1	Time 2	Time 3	Avg.(m/s)	Temp.(C °)
1				Not measured	
2				Not measured	
3				Not measured	
4				Not measured	
5				Not measured	
6	0.26	0.27	0.3	0.28	25.5
7	0.2	0.15	0.09	0.15	25.3
8	0.11	0.21	0.08	0.13	25.2
9				Not measured	
10				Not measured	
11	0.17	0.2	0.16	0.18	25.1
12	0.15	0.16	0.12	0.14	25.2
13	0.12	0.07	0.18	0.12	24.7
14	0.19	0.18	0.2	0.19	24.6

		Column R	19 Axis X			
No.	Time 1	Time 2	Time 3	Avg.(m/s)	Temp.(C °)	
1				Not measured		
2				Not measured		
3			S	Not measured		
4				Not measured		
5				Not measured	1.	
6	0.26	0.34	0.29	0.30	25.3	
7	0.29	0.24	0.23	0.25	25.3	
8	0.21	0.26	0.35	1 3 9 0 .27	25.2	
9			Unin	Not measured		
10				Not measured		
11	0.26	0.3	0.24	0.27	25.3	
12	0.2	0.25	0.16	0.20	25	
13	0.11	0.16	0.2	0.16	24.9	
14	0.15	0.13	0.24	0.17	24.5	

	Column R20 Axis Z						
No.	Time 1	Time 2	Time 3	Avg.(m/s)	Temp.(C °)		
1				Not measured			
2	0.07	0.02	0.11	0.07	25.7		
3	0.19	0.17	0.05	0.14	25.7		
4	0.07	0.13	0.03	0.08	25.7		
5	0.03	0.04	0.18	0.08	25.7		
6	0.24	0.34	0.35	0.31	25.4		
7	0.03	0.13	0.04	0.07	25.7		
8				Not measured			
9				Not measured			
10	0.13	0.16	0.1	0.13	25.4		
11	0.01	0.09	0.16	0.09	25.5		
12	0.09	0.11	0.13	0.11	25.6		
13	0.05	0.06	0.03	0.05	26.2		
14	0.17	0.15	0.19	0.17	25.1		

	Column R20 Axis X					
No.	Time 1	Time 2	Time 3	Avg.(m/s)	Temp.(C °)	
1				Not measured		
2	0.18	0.1	0.09	0.12	25.8	
3	0.01	0.04	0.03	0.03	25.9	
4	0.08	0.12	0.13	0.11	25.8	
5	0.11	0.09	0.11	0.10	25.5	
6	0.13	0.06	0.08	0.09	25.4	
7	0.13	0.18	0.23	0.18	25.4	
8		ักยาล่	โยเทคโเ	Not measured		
9			Unin	Not measured		
10	0.04	0.07	0.06	0.06	25.6	
11	0.22	0.17	0.26	0.22	25.4	
12	0.29	0.32	0.24	0.28	25.6	
13	0.01	0.05	0.04	0.03	25.3	
14	0.18	0.15	0.12	0.15	25.2	

Column X Axis Z					
No.	Time 1	Time 2	Time 3	Avg.(m/s)	Temp.(C °)
1				Not measured	
2				Not measured	
3				Not measured	
4				Not measured	
5				Not measured	
6	0.36	0.32	0.40	0.36	25.2
7	0.36	0.40	0.31	0.36	25.4
8	0.13	0.19	0.15	0.16	25.5
9	0.05	0.06	0.13	0.08	25.5
10	0.07	0.06	0.03	0.05	25.5
11	0.01	0.04	0.06	0.04	25.6
12	0.23	0.16	0.06	0.15	25.8
13	0.16	0.10	0.08	0.11	25.4
14	0.17	0.15	0.11	0.14	25.5

	Column X Axis X						
No.	Time 1	Time 2	Time 3	Avg.(m/s)	Temp.(C °)		
1				Not measured			
2				Not measured			
3				Not measured			
4				Not measured			
5				Not measured	1		
6	0.09	0.08	0.16	0.11	25.2		
7	0.07	0.03	0.13	0.08	25.4		
8	0.05	0.02	0.09	0.05	25.4		
9	0.16	0.21	0.13	0.17	25.5		
10	0.06	0.02	0.08	0.05	25.5		
11	0.03	0.08	0.02	0.04	25.6		
12	0.16	0.27	0.23	0.22	25.4		
13	0.06	0.03	0.04	0.04	25.5		
14	0.01	0.06	0.09	0.05	25.2		

ภา<mark>ค</mark>ผนวก ค

บทความทา<mark>งวิชาการที่ได้รับการตีพิมพ์</mark>เผย<mark>แพ</mark>รในระหว่างศึกษา



รายชื่อบทความที่ได้รับการตีพิมพ์เผยแพร่ในระหว่างศึกษา

เกริกฤทธิ์ สิทธิศาสตร์, กีรติ สุลักษณ์ (2556) <mark>การจำลองการใหลเวียนของอากาศภายในอาคารวง</mark> แหวนกักเก็บอิเล็กตรอนและห้องโถงทดลอง: สถาบันวิจัยแสงซินโครตรอน(องค์การ มหาชน) การประชุมวิชาการเครือข่ายวิศวกรรมเกรื่องกลแห่งประเทศไทยครั้งที่ 27 (ME -NETT'27) 16 - 18 ตุลาคม 2556 จ.ชลบุรี

เกริกฤทธิ์ สิทธิศาสตร์, กีรติ สุลักษณ์, ปรีชา วานวงษ์ และพงศ์วัฒน์ วิชัยเมือง (2557)

Verification and CFD Modeling of Airflow and Temperature Distribution in Enclosed Space The 5th TSME International Conference on Mechanical Engineering 17 - 18 ธันวาคม

2557 จ.เชียงราย



การประชุมวิชาการเครือข่ายวิศวกรรมเครื่องกลแห่งประเทศไทย ครั้งที่ 27 16-18 ตุลาคม 2556 พัทยา จังหวัดชลบุรี

CST-325

การจำลองการไหลเวียนของอากาศภายในอาคารวงแหวนกักเก็บอิเล็กตรอน และห้องโถงทดลอง: สถาบันวิจัยแสงชินโครตรอน (องค์การมหาชน) Simulation of Airflow Pattern inside a Storage Ring and Experimental Hall Building Synchrotron Light Research Institute (Public Organization)

<u>เกริกฤทธิ์สิทธิศาสตร์</u>1 และ กีรติ สุลักษณ์²*

^{ื่}สถาบันวิจัยแสงซินโครตรอน (องค์การมหาชน) 111 ถ.มหาวิทยาลัย ต.สุรนารี อ.เมือง นครราชสีมา 30000 ²สาขาวิชาวิศวกรรมเครื่องกล สำนักวิชาวิศวกรรมศาสตร์ มหาวิทยาลัยเทคโนโลยีสุรนารี 111 ถ.มหาวิทยาลัย ต.สุรนารี อ.เมือง นครราชสีมา 30000 *พิตพ่อ: Email: keerati@sut.ac.tr, โทร. 044-224235, โทรสาร 044-224613

บทคัดย่อ

แสงขินโครตรอนถูกผลิตขึ้นโดยอาศัยการเร่งอิเล็กตรอนให้มีความเร็วเกือบเท่าความเร็วแสง จากนั้น อิเล็กตรอนจะถูกส่งไปยังวงแหวนกักเก็บอิเล็กตรอน แล้วบังคับให้เลี้ยวเบนเพื่อปลดปล่อยแสงขินโครตรอนออกมา วงแหวนดังกล่าวนี้ ประกอบด้วยท่อสุญญากาศซึ่งใช้เป็นเส้นทางการเคลื่อนที่ของลำอิเล็กตรอน และอุปกรณ์ แม่เหล็กไฟฟ้าซึ่งใช้ปรับค่าสมบัติและควบคุมทิศทางการเคลื่อนที่ของลำอิเล็กตรอน ดังนั้น เสถียรภาพของลำแสง จึงขึ้นอยู่กับการปรับค่าสมบัติและควบคุมทิศทางการเคลื่อนที่ของลำอิเล็กตรอน ดังนั้น เสถียรภาพของลำแสง จึงขึ้นอยู่กับการปรับค่าสมบัติและควบคุมทิศทางการเคลื่อนที่ดังกล่าวให้ได้เที่ยงตรงที่สุด อย่างไรก็ตาม การ เปลี่ยนแปลงอุณหภูมิแวดล้อมรอบวงแหวนเป็นปัจจัยหนึ่งที่ทำให้ท่อสุญญากาศและอุปกรณ์แม่เหล็กไฟฟ้าเกิดการ หดหรือขยายตัว ส่งผลให้สมบัติและทิศทางของลำแสงเบี่ยงเบนไปจากที่ควบคุม ทำให้เสถียรภาพของลำแสงลดลง จนถึงขั้นใช้งานไม่ได้ งานวิจัยนี้นำเสนอพฤติกรรมการไหลเวียนของอากาศภายในอาคารวงแหวนกักเก็บ อิเล็กตรอนและห้องโถงทดลอง การศึกษาใช้การจำลองด้วยชอฟต์แวร์ซีเอฟดี ผลที่ได้จะนำไปสู่แนวทางการ ปรับปรุงระบบไหลเวียนอากาศที่ให้เหมาะสมขึ้น

คำหลัก: แสงขึ้นโครตรอน, ห้องโถงทุดลอง, วงแหวนกักเก็บอิเล็กตรอน, การจำลองการไหล, ซีเอฟดี

Abstract

Synchrotron light is generated by accelerating the electron with the speed close to the speed of light. After that, the generated electron will be transmitted into the storage ring and its moving direction will be controlled within the curvature path in order to release the synchrotron light. This storage ring consists of vacuum tube which is used as the moving path of the electron. The electron properties and its moving direction are controlled by the electromagnet. Therefore, the stability of the electron beam is depended on the accuracy in controlling those properties and direction of the electron beam as much as possible. However, changing in temperature surrounding the storage ring is one of the main influents that effect to the vacuum tube and electromagnet devices in which both can be deformed due to the effect of thermal stress. This results to the incorrect direction and properties of the electron beam leading to the

การประชุมวิชาการเครือข่ายวิศวกรรมเครื่องกลแห่งประเทศไทย ครั้งที่ 27 M 16-18 ตุลาคม 2556 พัทยา จังหวัดชลบุรี

CST-325

unavailable of the light. The research presents the air flow behaviors within the experimental hall and storage ring. The CFD simulation has been investigated in the study. The results of the study will be used to improve the air ventilation system.

Keyword: Synchrotron light, Experimental hall, Storage ring, Flow simulation, CFD

1. บทนำ

สถาบันวิจัยแสงซินโครตรอน (องค์การมหาชน) สังกัดกระทรวงวิทยาศาสตร์และเทคโนโลยี เป็น หน่วยงานที่เปิดให้บริการใช้ประโยชน์จากแสง ซินโครตรอนแก่นักวิทยาศาสตร์และนักวิจัยหลาย แขนง ทั้งจากภาครัฐและภาคเอกชนตั้งแต่ปี 2546 ถึง ปจจุบัน [1] การผลิตแสงซินโครตรอนใช้เทคโนโลยีขั้น สูงและมีความละเอียดอ่อน ผลจากการใช้งานมา ระยะเวลาหนึ่งบวกกับปจจัยกระทบต่างๆ ส่งผลให้ ประสิทธิภาพและเสถียรภาพของแสงซินโครตรอนไม่ ตรงตามวัตถุประสงค์ ที่ผ่านมาจึงมีแผนการปรับปรุง ระบบผลิตแสงซินโครตรอนให้ได้ประสิทธิภาพตรง ตามความต้องการของผู้ใช้มาโดยตลอด แนวทางหนึ่ง คือการปรับปรุงระบบปรับอากาศและระบายอากาศ ภายในอาคารเครื่องกำเนิดแสงซินโครตรอน ให้ สามารถรักษาอุณหภูมิที่เหมาะสมและสม่ำเสมอได้

แสงซินโครตรอนผลิตขึ้นจากเครื่องกำเนิดแสง ซินโครตรอน โดยอาศัยการเร่งอิเล็กตรอนให้มีความ เร็วเกือบเท่าความเร็วแสง แล้วบังคับให้เลี้ยวเบนภาย ใต้สนามแม่เหล็กเพื่อปลดปล่อยแสงชินโครตรอน ออกมา อิเล็กตรอนที่ถูกเร่งนี้จะถูกเก็บและบังคับให้ เลี้ยวเบนใน "วงแหวนกักเก็บอิเล็กตรอน (Storage ซึ่งประกอบด้วยท่อสุญญากาศและอุปกรณ์ ring)" แม่เหล็กไฟฟ้า ที่ใช้ปรับค่าคุณสมบัติและควบคุมทิศ ทางการเคลื่อนที่ของลำอิเล็กตรอน จังนั้น ประสิทธิ-ภาพของแสงซินโครตรอนจึงขึ้นอยู่กับความแม่นยำใน การปรับค่าดังกล่าว อย่างไรก็ตาม ในทางปฏิบัติ การ เปลี่ยนแปลงอุณหภูมิแวดล้อมรอบวงแหวนกักเก็บ อิเล็กตรอน มักทำให้ท่อสุญญากาศและอุปกรณ์ แม่เหล็กไฟฟ้าเกิดการหดหรือขยายตัวจากผลของ ความเค้นเชิงความร้อน ส่งผลให้สมบัติของลำแสง เบี่ยงเบนไปจากที่ควบคุมไว้ ไม่ตรงตามวัตถุประสงค์ ของการใช้งาน ในรูปที่ 1 (บน) แสดงอุณหภูมิแวด ล้อมรอบอุปกรณ์และวงแหวนกักเก็บอิเล็กตรอน พบว่ามีค่าการเปลี่ยนแปลงอยู่ในช่วง 24±4°C ซึ่ง นับว่าสูง ทำให้อุณหภูมิบนอุปกรณ์มีการเปลี่ยนแปลง และส่งผลให้เสถียรภาพของลำแสงไม่คงที่ดังแสดงใน รุปกลางและล่าง ตามลำดับ



รูปที่ 1 (บน) อุณหภูมิอากาศแวดล้อม (กลาง) อ<mark>ุณหภูมิบนอุ</mark>ปกรณ์วงกักเก็บอิเล็กตรอนที่ได้จาก เซ็นเซอร์ตรวจวัด และ (ล้าง) ความไม่เสถียรของ ล้าแสง

ความไม่มีเสถียรภาพดังกล่าวได้รับการพิสูจน์ว่า เกิดจากพฤติกรรมการใหลเวียนอากาศไม่เหมาะสม มี การศึกษาพฤติกรรมการใหลของอากาศภายในตัว อาคารและอุโมงค์วงแหวนกักเก็บอิเล็กตรอนของ ศูนย์วิจัยแสงชินโครตรอนแห่งชาติ ประเทศไต้หวัน พบว่าการจัดวางตำแหน่งช่องจ่ายอากาศและช่องกลับ อากาศที่เหมาะสม มีส่วนช่วยให้อุณหภูมิกระจายตัว ได้สม่ำเสมอขึ้น [2, 3]

CST-325

งานวิจัยนี้นำเสนอผลพฤติกรรมการไหลเวียนของ อากาศ ภายในอาคารวงแหวนกักเก็บอิเล็กตรอนและ ห้องโถงทดลองของสถาบันวิจัยแสงซินโครตรอน การศึกษาใช้การจำลองด้วยซอฟต์แวร์ซีเอฟดี (CFD) เพื่อดูพฤติกรรมการไหลของอากาศ ผลที่ได้จะถูก นำไปต่อยอดเพื่อศึกษาพฤติกรรมการกระจาย อุณหภูมิในวงแหวนกักเก็บอิเล็กตรอน นำไปสู่ แนวทางการปรับปรุงระบบไหลเวียนอากาศที่ให้การ กระจายอุณหภูมิสม่ำเสมอ

2. วิธีดำเนินการวิจัย

อาคารวงแหวนกักเก็บอิเล็กตรอนเป็นห้องโถง ปรับอากาศขนาดใหญ่ที่มีพื้นที่กว่า 2.800 ตารางเมตร เป็นรูปทรงกระบอกเส้นผ่านศูนย์กลาง 60 เมตร สูง 18 เมตร พื้นที่แบ่งออกเป็น 2 ส่วน คือ (1) ส่วนทำ ความเย็นวงรอบนอก ประกอบ Fan Coil Unit (FCU) จำนวน 24 ซด ติดตั้งอย่รอบตัวอาคา<mark>รภาย</mark>ใน ใช้ปรับ อากาศให้กับบริเวณโถงทดลอง โดย<mark>ลั</mark>กษณะของ FCU ที่ใช้จะมีช่องจ่ายลมอยู่ด้านบน <mark>และช่</mark>องกลับอากาศอยู่ ด้านล่างภายในตัวเดียวกัน (ดูรูป<mark>ที่</mark> 4) และ (2) ส่วนทำ ความเย็นวงรอบใน ประกอบด้วย Air Handling Unit (AHU) จำนวน 4 ตัว ติดตั้งอยู่บนชั้นลอยที่บริเวณ กลางตัวอาคาร ใช้ก<mark>ารปรับอาก</mark>าศให้กับบริเวณวง แหวนกักเก็บอิเล็ก<mark>ตรอน</mark> โดย AHU จะจ่ายอากาศไป ตามท่อส่ง ช่องกลับอากาศที่อยู่ด้านล่าง และช่องเติม อากาศใหม่ที่ด้านข้าง (ดูรูปที่ 5) โดยโซนโถงทดลอง และโซนวงแหวนกักเก็บอิเล็กตรอนถูกแบ่งจากกัน ด้วยกำแพงกันรังสี (Shielding wall) ที่มีลักษณะเป็น รูปดาวแฉก ดังแสดงในรูปที่ 2

ปจจุบัน อาคารวงแหวนกักเก็บอิเล็กตรอนและ โถงทดลอง ประกอบด้วยท่อสุญญากาศที่ใช้กักเก็บ อิเล็กตรอน แม่เหล็กไฟฟ้าขนาดใหญ่ที่ใช้ควบคุมการ เคลื่อนที่ของอิเล็กตรอน ระบบลำเลียงแสงซินโคร-ตรอน สถานีวิจัยและทดลอง ตลอดจนอุปกรณ์จ่าย กระแสไฟฟ้า และอุปกรณ์ควบคุมทางอิเล็กทรอนิกส์ จำนวนหนึ่ง ดังแสดงในรูปที่ 3 อุปกรณ์เหล่านี้ในความ เป็นจริงส่งผลกระทบต่อพฤติกรรมการใหลของอากาศ ในระดับหนึ่ง อย่างไรก็ตาม การศึกษาเบื้องต้นของ งานวิจัยนี้สนใจพฤติกรรมการใหลโดยภาพรวม ดังนั้น จึงได้ตัดอุปกรณ์ปลีกย่อยออกจากการจำลองผล โดย เลือกทำการจำลองพฤติกรรมการไหลเฉพาะส่วนที่ เกิดผลกระทบจากระบบทำความเย็นหลัก คือ จาก FCU จำนวน 24 ตัว และจาก AHU จำนวน 4 ตัว

16-18 ตุลาคม 2556 พัทยา จังหวัดชลบุรี

การประชุมวิชาการเครือข่ายวิศวกรรมเครื่องกลแห่งประเทศไทย ครั้งที่ 27 👠



รูปที่ 2 อาคารวงแหวนกักเก็บอิเล็กตรอนและโถง ทดลองของสถาบันวิจัยแสงชินโครตรอน



รูปที่ 3 เครื่องมือและอุปกรณ์ภายในตัวอาคาร

2.1 การวัดและเก็บข้อมูล

การดำเนินการเริ่มจากทำการตรวจวัดความเร็ว ลมออกที่ช่องจ่ายอากาศขนาด 14x46 in² และที่ช่อง กลับอากาศขนาด 16x56 in² ของ FCU ทั้ง 24 ตัว การวัดอิงตามมาตรฐาน ANSI/ ASHRAE 41.2-1987 (RA 92) (ASHREA, 1992) [4] โดยแต่ละช่องได้ทำ การตรวจวัดทั้งหมด 15 และ 20 จุด ผลการวัดได้ค่า ความเร็วลมเฉลี่ยที่ช่องจ่ายอากาศเท่ากับ 3.7 m/s และความเร็วลมเฉลี่ยที่ช่องกลับอากาศเท่ากับ 1.9 m/s ตำแหน่งการตรวจวัดความเร็วลมที่ช่อง FCU แสดงในรูปที่ 4

CST-325



รูปที่ 4 ตำแหน่งตรวจวัดความเร็วลมของ FCU

สำหรับ AHU ทั้ง 4 ตัว ได้ทำการวัดความเร็วลมที่ ช่องจ่ายอากาศทั้ง 25 ช่อง คือขนาด 6x8 in² จำนวน 11 ช่อง และขนาด 10x14 in² จำนวน 14 ช่อง โดยวัด ค่าความเร็วลมเฉลี่ยได้ 5.9 m/s และ 6.2 m/s ตามลำดับ ส่วนช่องกลับอากาศซึ่งมีทั้งหมด 4 ช่อง ขนาด16x26 in² วัดค่าความเร็วลมเฉลี่ยได้ 3.3 m/s และช่องเติมอากาศใหม่ขนาด 18x36 in² จำนวน 4 ช่อง วัดค่าความเร็วลมเฉลี่ยได้ 3.3 m/s ดังแสดงตาม รูปที่ 5



รูปที่ 5 ตำแหน่งตรวจวัดคว<mark>ามเร็วลมของ A</mark>HU

ตารางที่ 1 ข้อมูลเปรียบเทียบระหว่างความเร็ว เฉลี่ยของอากาคที่ได้จากการตรวจวัดจริง กับค่าจาก การออกแบบของระบบปรับอากาศในตัวอาคารและ โถงทดลอง พบว่าค่าจากการตรวจวัดจริงเกือบทุกจุดมี ค่าแตกต่างจากค่าการออกแบบเดิม สาเหตุอาจเป็น เพราะสมรรถนะของอุปกรณ์และระบบที่ลดลงตามอายุ การใช้งาน อย่างไรก็ตาม การจำลองผลในที่นี้จะใช้ ค่าที่ได้จากการตรวจวัดจริง 16-18 ตุลาคม 2556 พัทยา จังหวัดชลบุรี อ่าแหน่งการวัด อัตราการใหล (CFM)

การประชุมวิชาการเครือข่ายวิศวกรรมเครื่องกลแห่งประเทศไทย ครั้งที่ 27

ด่วมหม่หการวัด	дизтита ким (СЕРТ)				
	ต่าการออกแบบ	ค่าเฉลี่ยการดรวจวัด			
FCU Supply Air (14"x46")	4,300	3,227			
FCU Return Air (16"x56")	4,000	2,344			
AHU Supply Air (6"x8")	400	386			
AHU Supply Ar (10"x14")	1,200	1,185			
AHU Return Air (16"x26")	1,200	1,877			
AHU Fresh Air (18*x36*)	3,600	2,951			

ตารางที่1 ข้อมูลความเร็วอากาศจากการตรวจวัดจริง เทียบกับข้อมูลตามค่าการออกแบบเดิม

2.2 การจำลองด้วยคอมพิวเตอร์

แบบจำลองตัวอาคาร ห้องโถง รวมถึงอุปกรณ์ ลำเลียงและจ่ายอากาศ ถูกเขียนขึ้นตามสเกลเท่า ขนาดจริงด้วยโปรแกรมคอมพิวเตอร์ เงื่อนไขการจ่าย อากาศสำหรับ FCU กำหนดให้ความเร็วลมที่ช่องจ่าย อากาศและช่องกลับอากาศ เท่ากับ 3.7 และ 1.9 m/s ตามลำดับ สำหรับ AHU กำหนดให้ความเร็วลมที่ช่อง จ่ายอากาศขนาด 6x8 in² และ 10x14 in² มีค่าเท่ากับ 5.9 และ 6.2 m/s ตามลำดับ ส่วนช่องกลับอากาศและ ช่องเติมอากาศใหม่มีความเร็วลมเท่ากับ 3.3 m/s เท่ากันทั้งคู่ นอกจากนี้ตัวอาคารยังมีช่องระบาย อากาศหลัก (Exhaust Air) ซึ่งจะถูกกำหนดใช้เป็น เป็นแบบ Outflow และที่ผนังอาคารกำหนดให้เป็น สภาพการไม่ลื่นไหล(No-slip condition) ดังแสดงใน รูปที่ 6



รูปที่ 6 ตำแหน่งช่องระบายอากาศหลัก

การประชุมวิชาการเครือข่ายวิศวกรรมเครื่องกลแห่งประเทศไทย ครั้งที่ 27 M 16-18 ดูลาคม 2556 พัทยา จังหวัดชลบุรี

ບວ່T-325

การจำลองพฤติกรรมการใหลเวียนอากาคใช้วิธี คำนวณทางพลศาสตร์ของไหล โดยใช้โปรแกรม สำเร็จรูป FLUENT เวอร์ชัน 12 ซึ่งเป็นวิธีเชิงตัวเลข บนพื้นฐานระเบียบวิธีไฟในต์โวลุม จากลักษณะของ ห้องโถงที่มีขนาดใหญ่และอากาศภายในโดยมากมี ความเร็วต่ำจึงกำหนดให้การจำลองผลอยู่บน สมมติฐานการใหลแบบราบเรียบและอัดตัวไม่ได้ โดย ในเบื้องต้นนี้ยังไม่พิจารณาผลกระทบของอุณหภูมิซึ่ง จะได้ทำการศึกษาในลำดับต่อไปของงานวิจัย

การจำลองคอมพิวเตอร์ใช้กรีดแบบ Tetrahedral เพราะรูปทรงของปญหาที่วิเคราะห์มีความซับซ้อน โดยเริ่มจากทำการทดสอบความเป็นอิสระของกริดที่ จะใช้ในการคำนวณ ที่มีความละเอียดแตกต่างกัน 3 ชุดได้แก่ ชุด 149,342 ชุด 560,507 และชุด 737,423 จากการทดสอบพบว่ากริดชุดที่ความละเอียดขนาด 560,507 และ 737,423 ให้ผลที่คล้ายคลึงกัน ดังนั้นจึง เลือกใช้กริดชุด 560,507 ในการคำนวณ รูปที่ 7 แสดง ลักษณะกริดที่ใช้ จะเห็นได้ว่ากริตถูกสร้างอย่าง หนาแน่นบริเวณ FCU, AHU, บริเวณช่องระบาย อากาศหลัก และบริเวณวงรอบในของตัวอาคาร เนื่องจากบริเวณดังกล่าวเป็นตำแหน่งติดตั้งอุปกรณ์ หลักซึ่งส่งผลกระทบต่อพฤติกรรมการไหล และเพื่อให้ เห็นถึงการเปลี่ยนแปลงที่ชัดเจนในบริเวณดังกล่าว



รูปที่ 7 ลักษณะกริตที่ใช้ในการจำลองผล

 3. ผลการจำลองและการวิเคราะห์ ผลการจำลองแสดงในรูปคอนทัวร์ความเร็วที่ ระนาบความสูง 3 ระดับ ได้แก่ ระนาบ 1.2 m ซึ่งเป็น ตำแหน่งความสูงที่ติดตั้งวงแหวนกักเก็บอิเล็กตรอน (รูปที่ 8) ระนาบ 3.6 m ซึ่งเป็นตำแหน่งความสูงที่ ติดตั้งหัวจ่ายของท่อส่งอากาศที่ต่อมาจาก AHU (รูปที่ 9) และระนาบ 6.0 m ซึ่งเป็นตำแหน่งของหน้าตัดช่อง จ่ายอากาศของ FCU (รูปที่ 10) เพื่อให้เห็นการ กระจายอากาศบนแต่ละระนาบที่สำคัญ นอกจากนี้ยัง แสดงผลในรูปเส้นการไหลของอากาศที่ออกจากช่อง จ่ายอากาศของ FCU และ AHU (รูปที่ 12 และ 13) เพื่อให้เห็นพฤติกรรมการกระจายของอากาศใน 3 มิติ

จากรูปที่ 8 แสดงการกระจายความเร็วลมที่ ระนาบเดียวกับหัวจ่าย FCU (ความสูง 6 m จากพื้น อาคาร) ผลที่ได้พบว่า FCU ซึ่งถูกติดตั้งไว้รอบตัว อาคารสามารถส่งแรงลมไปได้จนถึงโซนด้านในบริเวณ ที่ติดตั้งวงแหวนอยู่ในช่วง 0.25-1.5 m/s แต่สำหรับ บริเวณที่ FCU ตั้งอยู่ใกล้กับช่องระบายอากาศหลัก พบว่าความเร็วลมที่ช่องจ่ายอากาศของ FCU ไม่ สามารถส่งแรงลมไปได้จนถึงโซนของวงแหวนกักเก็บ อิเล็กตรอน เพราะอากาศถูกเหนี่ยวนำจากช่อง ทางออกหลักจนสูญเสียความเร็วไป

สำหรับที่ระนาบความสูง 3.6 m จากระดับพื้น อาคาร ซึ่งเป็นระนาบเดียวกับหน้าตัดหัวจ่ายอากาศ ของท่อล้าเลียงที่ต่อกับ AHU พบว่าแรงลมจากหัวจ่าย ขับตันให้อากาศไหลเป็นลำพุ่งออกไปสู่บริเวณโซน กำแพงกันรังส์ และยังเหนี่ยวนำให้อากาศโซนด้านใน ฟุ้งออกไปสู่บริเวณด้านนอกด้วย นอกจากนี้ ยังพบว่า หัวจ่ายอากาศไม่สามารถกระจายอากาศให้เป็นไป อย่างสม่ำเสมอใต้ ซึ่งอาจเป็นสาเหตุที่ทำให้อุณหภูมิ แวดล้อมรอบวงแหวนกักเก็บอิเล็กตรอนไม่สม่ำเสมอ พอ ดังแสดงในรูปที่ 9

การกระจายความเร็วของอากาศที่ระนาบเดียวกับ ท่อลำลียงอิเล็กตรอน (ระดับความสูง 1.2 m จากพื้น) แสดงในรูปที่ 10 พบว่าบริเวณภายในกำแพงกันรังสี ความเร็วลมกระจายตัวอยู่ในช่วง 0.3 – 1.0 m/s ส่วน บริเวณภายนอกกำแพงความเร็วลมมีค่าไม่เกิน 0.4 m/s โดยมีการกระจายตัวค่อนข้างสม่ำเสมอทั่วบริเวณ

สำหรับภาพรวมของการกระจายความเร็วที่หน้า ตัดกึ่งกลางตัวอาคารในแนวตั้ง ที่ลากผ่านแนวของหัว จ่ายอากาศของ FCU ที่ติดตั้งอยู่ด้านข้าง และของ AHU ซึ่งติดตั้งอยู่โซนตรงกลางตัวอาการ แสดงในรูป ที่ 11 พบว่าอากาศกระจายจากหัวจ่ายของ FCU ทาง การประชุมวิชาการเครือข่ายวิศวกรรมเครื่องกลแห่งประเทศไทย ครั้งที่ 27 ME-NE 16-18 ตุลาคม 2556 พัทยา จังหวัดชลบุรี

อากาศหลัก พบว่าการใหลถูกเหนี่ยวนำให้ม้วนดัว

กลับเข้าสู่ซ่องระบายอากาศหลัก สำหรับเส้นความเร็ว การไหลของอากาศที่ออกจากหัวจำยของท่อส่ง AHU

พบว่า สามารถที่จะส่งความเร็วลมออกนอกบริเวณวง

แหวนกักเก็บอิเล็กตรอนไปสู่โถงทดลองได้ แต่การ กระจายตัวของความเร็วไม่สม่ำเสมอ ทั้งนี้อาจเป็น

เพราะหัวจ่ายของท่อส่งถูกติดตั้งอย่างไม่เหมาะสม

CST-325

ด้านข้างเข้าสู่โซนกลางโดยมีแนวโน้มฟุ้งกระจายขึ้น ด้านบน ส่วนอากาศที่ถูกจ่ายจากหัวจ่ายของท่อส่ง AHU มีแนวโน้มกระจายตัวลงด้านล่างและอยู่ภายใน โซนวงแหวนกักเก็บอิเล็กตรอน โดยจากรูปพบโซนอับ ลมที่บริเวณด้านนอก ซึ่งอาจเป็นเพราะกระแสลมถูก กั้นไว้ด้วยผนังกันรังสี กระแสลมจากหัวจ่ายด้านในจึง ส่งออกมาได้น้อย ในขณะเดียวกันหัวจ่ายจาก FCU ที่ อยู่ด้านนอกก็ติดตั้งอยู่สูงเกินไปจนกระแสลมถูกส่ง ข้ามโซนดังกล่าวไป



รูปที่ 8 คอนทัวร์ความเร็วที่ร<mark>ะนาบ</mark>ความสูง 6 m จาก พื้นอาคาร (ระนาบช่องจ่ายอากาศของ FCU)



รูปที่ 10 คอนทัวร์ความเร็วที่ระนาบความสูง 1.2 m จากพื้นอาคาร (ระนาบที่ติดตั้งวงแหวนกักเก็บ)



รูปที่ 9 คอนทั่วรัความเร็วที่ระนาบความสูง 3.6 m จากพื้นอาคาร (ระนาบทัวจ่ายอากาศของท่อส่ง AHU)

รูปที่ 12 และ 13 แสดงเส้นความเร็วการไหลของ อากาศที่ออกจากช่องจำยอากาศของ FCU และจาก หัวจ่ายอากาศของท่อส่ง AHU จะเห็นได้ว่าอากาศไหล เข้าสู่โซนกลางของตัวอาคาร แต่จะมีการม้วนตัวกลับ ก่อนที่จะถึงตำแหน่งกึ่งกลางอาคาร ส่วนเส้นความเร็ว การไหลที่ออกจาก FCU ตัวที่อยู่ใกล้ช่องระบาย



รูปที่ 11 คอนทัวร์ความเร็วของระนาบหน้าตัดแนวตั้ง



รูปที่ 12 เส้นการใหลจากช่องจ่ายอากาศของ FCU

การประชุมวิชาการเครือข่ายวิศวกรรมเครื่องกลแห่งประเทศไทย ครั้งที่ 27 🔪 16-18 ตุลาคม 2556 พัทยา จังหวัดชลบุรี

> FCU มีการกระจายเข้าสู่โซนด้านใน แต่การกระจาย เป็นไปอย่างไม่สม่ำเสมอ ซึ่งส่งผลกระทบต่อ พฤติกรรมการไหลของอากาศไม่เพียงเฉพาะบริเวณ โถงทดลองเท่านั้น แต่ยังส่งผลกระทบต่อบริเวณวง แหวนกักเก็บอิเล็กตรอนด้วย นอกจากนี้ ดำแหน่ง ติดตั้งช่องระบายอากาศหลัก ยังส่งผลกระทบต่อ พฤติกรรมการไหลของอากาศที่ออกจาก FCU ที่ ติดตั้งอยู่ใกล้กับช่องระบายอากาศหลักเช่นเดียวกัน กล่าวคือ จะทำให้กระแสอากาศเกิดการม้วนตัวกลับ บางส่วน ปริมาณที่ส่งเข้าสู่ส่วนด้านในจึงลดลงใน บริเวณดังกล่าว

> ผลการศึกษานี้จะถูกนำไปต่อยอดเพื่อศึกษา พฤดิกรรมการกระจายอุณหภูมิในตัวอาคาร ผลของ การไหลในแบบปั้นป่วน ซึ่งจะนำไปสู่การหาแนวทาง ปรับปรุงระบบไหลเวียนอากาศ และการกระจาย อุณหภูมิให้สม่ำเสมอมากขึ้น ช่วยให้ประสิทธิภาพและ เสถียรภาพของแสงซินโครตรอนดีขึ้น









รูปที่ 13 เส้นการไหลจากหัวจ่ายอากาศของ AHU

การกระจายความดันที่ระนาบความสูง 6 m, 3.6 m และ 1.2 m ซึ่งเป็นความสูงระนาบเดียวกับช่<mark>องจ่า</mark>ย อากาศของ FCU หัวจ่ายอากาศของท่อส่ง AHU และ วงแหวนกักเก็บอิเล็กตรอน แสดงในรูปที่ 14 ถึง 16 ตามลำดับ จากผลการจำลองพบว่าที่ระดับ<mark>ค</mark>วามสูง 6 m ความดันมีค่าสูงบริเวณโซนกลางห้องโถง แสดงว่า บริเวณดังกล่าวอากาศมีความเร็วต่ำ เนื่องจากแรงลม ที่ส่งออกจากช่องจ่ายอากาศของ FC<mark>U ไป</mark>ไม่ถึง การ กระจายความดันค่อนข้างสม่ำเสมอ<mark>ที่ระ</mark>นาบความสูง 3.6 m เพราะมีหัวจ่ายอากาศข<mark>องท่อ</mark>ส่ง AHU ที่ติดตั้ง บริเวณกลางห้องที่ช่วยในก<mark>ารไห</mark>ลเวียนของอากาศ สำหรับที่ระดับความสูง 1.2 m พบว่าการกระจาย ความดันแบ่งเป็นสองโซน คือโซนที่มีความดันสูงอยู่ บริเวณภายใน และโซนที่มีความดันด่ำกว่าอยู่วงรอบ นอก เป็นผลมาจ<mark>ากอ</mark>ากาศที่ส่งจ<mark>ากหัวจ่ายของท่อ</mark>ส่ง ของ AHU ถูกขวา<mark>งไว้โดย</mark>ผนังกันรังสี ในขณะที่อากาศ ที่ถูกส่งออกจากช่องจ่า<mark>ยอากา</mark>ศของ FCU ที่ติดตั้งไว้ที่ ระดับความสูง 6 m ฟุ้งกระจายข้ามโซนรอบนอกไป ซึ่งสอดคล้องกับผลความเร็วที่ได้ตามรูปที่ 10 และ 11

4. สรุป

งานวิจัยนี้ศึกษาพฤติกรรมการกระจายตัวของ อากาศที่ออกจากซุด FCU ซึ่งติดตั้งอยู่บริเวณรอบตัว อาคาร การศึกษาสนใจผลกระทบของกระแสอากาศที่ กระจายเข้าไปในโซนด้านในบริเวณห้องโถงทดสอบ และบริเวณวงแหวนกักเก็บอิเล็กตรอน การวิจัยใช้การ จำลองผลด้วยคอมพิวเตอร์ จากการศึกษาพบว่า ความเร็วอากาศที่ถูกส่งออกจากช่องทางออกของ

ระเทศไทย ครั้งที่ 27 ME-NE พัทยา จังหวัดชลบุรี 2013

การประชุมวิชาการเครือข่ายวิศวกรรมเครื่องกลแห่งประเทศไทย ครั้งที่ 27 Ň 16-18 ตุลาคม 2556 พัทยา จังหวัดชลบุรี

CST-325



รูปที่ 16 การกระจายความดันที่ระนาบความสูง 1.2 m

5. กิตติกรรมประกาศ

ขอขอบคุณ สถาบันวิจัยแสงชินโครตรอน (องค์การมหาชน) สำหรับการสนับสนุนสถานที่ เครื่องมือและอุปกรณ์ในการวิจัย และขอขอบคุณ มหาวิทยาลัยเทคโนโลยีสุรนารี ที่ให้ทุนสนับสนุนใน การศึกษาและการทำวิจัยในครั้งนี้

6. เอกสารอ้างอิง

[1] รายงานประจำปี สถาบัน<mark>วิจัย</mark>แสงซินโครตรอน (องค์การมหาชน). 2554, สถาบันวิจัยแสงซินโคร-ตรอน (องค์การมหาชน) จั<mark>งห</mark>วัดนครราชสีมา [2] Chang J.C., Tsai Z.D., Liu C.Y., Chug Y.C., Ueng T.S., Chen J.R., "Numerical simulation of the air conditioning system design for the 3GeV TPS storage ring," Particle and Accelerator Conference (PAC), 2009, Vancouver, Canada. โนโลยีสุรมา [3] Chang J.C., Tsai Z.D., Liu C.Y., Chug Y.C., Chen J.R., Ke M.T., "Numerical simulation and air conditioning system study for the storage ring of TLS," Particle and Accelerator Conference (PAC), 2010, Tokyo, Japan. 121 [4] ASHRAE. (1992). Standard 41.2-1987 (RA

92), Standard Methods for Laboratory Airflow Measurement, Atlanta, GA: American Society of Heating, Refrigerating and Air Conditioning Engineer, Inc. **CST010**

The 5^{th} TSME international Conference on Mechanical Engineering 17-19th December 2014, The Empress, Chiang Mai



Verification and CFD Modeling of Airflow and Temperature Distribution

in Enclosed Space

Krerkrit Sittisard¹, Keerati Suluksna²*, Preecha Wanwong³ and Pongwat Wichaimaung⁴

¹Synchrotron Light Research Institute(Public Organization) 111 University Ave, T.Suranaree, A.Muang, Nakhonratchasima 30000 ²School of Mechanical Engineering, Faculty of Engineering, Suranaree University of Technology 111 University Ave, T.Suranaree, A.Muang, Nakhonratchasima 30000 *Contact: Email: keerati@sut.ac th, Tel. +6644-224-235, Fax +6644-224-613

Abstract

The purpose of this modeling of air-conditioning system in Siamphoton Laboratory Building (Nakhonratchasima, Thailand) creates to study airflow patterns and temperature distributions. Both airflow patterns and temperature distributions are important information for understanding in performance of ventilation system. In the above experiments have been investigated by using three dimensional CFD simulation and the results from simulation are compared with experiment data. Three of types in flow modeling simulation are applied to calculate air flow patterns and temperatures. Calculations are compared with both experiments and the results of standard k-epsilon(k- \mathcal{E}), k-omega(k- \mathcal{W}) and Laminar model, respectively. All simulation results are valuable references for design and analysis of air-conditioning system of Storage ring and Experimental hall building (Synchrotron light Research Institute (Public Organization).

Keyword: Synchrotron light, Storage ring, CFD, Measurement, Verification

1. Introduction

Studying about factors which influence the position deviation of the electron beam from synchrotron radiation light source found that the temperature variation in the building is one cause of the factors [1]Chen J.R. et al.(2002). The temperature variation is affecting to the incorrect position of the electron beam. Therefore, CFD is used for predicting the behavior of air flow distribution in a building [2]Chang J.C. et al.(2007) to describe the impact of such factors. This research studies the modeling of air-conditioning system of the storage ring building (Synchron Light Research Institute, Nakhon Ratchasima) by creating the modeling of air-

conditioning system which has equipments similar to the air-conditioning system of the storage ring building then using experiment data compares with the results from three of standard types in flow modeling simulation by using computer.

From studying in experiment about flow pattern and velocity in an enclosed space by using 3D CFD simulation which is compared with experiment data found that k-epsilon and komega models closer with the results of velocity and temperature distributions when comparing to Reynolds stress model [3]J.Sarkar and S.Mandal (2008). The SST k-omega based model is applied to calculate airflow velocities and temperatures in a model office room. Calculations
The 5th TSME International Conference on Mechanical Engineering 17-19th December 2014, The Empress, Chiang Mai

TSMF-ICoMF ASEAN AND BEYOND

are compared with both experiments and the results of the standard k-epsilon, the RNG kepsilon model and the laminar model, respectively. The computations result found the SST k-omega based models how the best agreement with measurements [4]A. Stamou and I. Katsiris(2005).

The simulation by using computer will use CFD software Fluent Program (version 14) for predicting the air distribution, in addition, using 3 different kinds of flow patterns which consist of Laminar model, Standard k-epsilon(k-E) model and SST k-omega(k- ω) model will illustrate the flow model which can predict the flow behavior as closely as possible to the measured data. The possible flow model is used for predicting the flow behavior in the storage ring building.

2. Experimental study

The model which created is a rectangular box by making from Acrylic in size of 800x1,000x600 mm (Length x width x height) includes 1.) 1 channel of 18 mm diameters Air. inlet. 2.) 1 channel of Air outlet with 75 mm exhaust fan. 3.) Fan coil Unit (FCU) in size of 55x140x190mm which includes the air supply, air return and fresh air inlet, equipped with double 12V., 40 mm of diameters suction fan, and a 200 Watt of heater for increasing the temperature of the system. 4.) Air Handling Unit (AHU) in size of 102x150x150mm includes the inlet and outlet air with a fan and heater as the FCU. And the last one, 5.) The 5mm thickness acrylic plate in size of 150x800mm is modeled as a side wall like a shielding wall in the storage ring building. By locating and sizing as shown in figure 1.

Measuring the air velocity and temperature do in a constant temperature of 25°C room, and

increase the voltage supplied to the FCU and AHU fan to 15 Volt when higher speed in order to see the differences more clearly. The velocities and temperatures at the central plane of the model measure in 3 different altitude levels; a height of 60, 130 and 355 mm, respectively (Figure 2,3) and the measurement data are compared with the simulation results.



Figure2 Central Plane and 3 Different levels for get data



Figure 3: Velocity and temperature measurements

The 5th TSME International Conference on Mechanical Engineering 17-19th December 2014, The Empress, Chiang Mai

The instrument for measuring is a Hot wire type, brand FESTO Model 435 Series(Figure 4), a temperature measuring range is -20 to +70 °C (accuracy ± 0.3°C) and speed range is 0 to 20 m/s (accuracy ± 0.03 m/s).



Figure 4: Hot wire type measurement instrument

3. CFD Simulation

The airflow simulation uses computational fluid dynamics (CFD) method by using the commercial software FLUENT version 14 which is the numerical method base on the finite volume. The CFD simulation uses in three different types. of flow models: 1. laminar flow. 2. turbulent flow standard k-epsilon(k-E), and 3. turbulent SST k $omega(k-\omega)$ in order to demonstrate the flow model which can predict the flow behavior are close to the measurement results. For boundary condition, the velocity and temperature of various inlets and outlets air has been measured and entering into the computer simulations as follows in figure 5. By specify:

- Fan Power supplied 15 Volt.
- Main Fresh-air inlet: Pressure inlet 298 °K
- Main Exhaust-air outlet: -1.16m/s, 304ºK
- FCU Supply: 1.4m/s, 307.5ºK
- FCU Return: -0.55m/s, 303ºK
- AHU Supply: 2.8m/s, 305°K
- AHU Return: -0.52 m/s, 303°K
- AHU Fresh air: -0.7m/s, 303.5ºK

And the walls of all models are determined to the Isothermal conditions which are constant temperature of 25°C.

TSME-ICoME

ASEAN AND BEYOND



Figure 5: Boundary Condition have been used in CFD

The computer simulation uses Tetrahedral grids. First, test the independence of grid with the resolution of 4 different sets: 1.) 151,683 2.) 424,377 3.) 641,093 and 4.) 826,679 respectively before calculation. From testing found that the four sets of grids are tendency in the same direction. Although it would be different, it was different only during low speed. Therefore, calculation uses a 641,093 grid resolution for convenience and appropriate in using computer resources. Figure7 shows the grid to be used: It found that the grid was created massively in the air inlet and outlet. Because these areas are the main positions which are affected from the flow behaviors.



Figure 6: Velocity on 60 mm height of central plane for testing the independence of grid

The 5^{th} TSME international Conference on Mechanical Engineering 17-19th December 2014, The Empress, Chiang Mai



4. Result and discussion

The results of simulations compare the air velocities and temperatures on the central-plane at 3 levels: 60 mm., 130 mm. and 355mm. which are the high-level positions matching with the supply air channels from AHU and FCU respectively.

Figure 7 shows the variations of velocities on the central plane at the high level of 60 mm. The result from CFD simulation by using the SST k-omega(k- ω) of turbulent flow model was close as measurement data rather than the result from the laminar and k-epsilon(k- \mathcal{E}) flow model.



Figure7: Velocity variation on the central plane at 60 mm high-level

Figure8 shows the variations of velocities on the central plane at the high level of 130 mm. It found that CFD simulations from all flow models had the similar results. Moreover, the result from the measurement in the low speed range was consistent. But the result at the air outlet of AHU which was the high speed range was very different from the low speed range.



Figure8: Velocity variation on the central plane at 130 mm high-level

The 5th TSME International Conference on Mechanical Engineering 17-19th December 2014, The Empress, Chiang Mai



CST010

Figure9 shows the variations of velocities on the central plane at the high level of 355 mm. The results from all flow patterns of the simulation were similar. But the SST k-omega(k- ω) turbulence flow was better result. However, comparisons between the results from the simulation and the results from the measurements were consistent.



Figure9: Velocity variation on the central plane at 355 mm high-level

The comparison of temperature on the centerline plane at the high level of 60mm (Figure10) found that the result from CFD simulation by using the standard k-epsilon(k- \mathcal{E}) of turbulent flow model was close as measurement data rather than the result from the laminar and SST k-omega(k- \mathcal{W}) flow model.



Figure 10: Temperature variation on the central plane at 60 mm high-level

The 5th TSME International Conference on Mechanical Engineering 17-19th December 2014, The Empress, Chiang Mai



CST010

Figure11 shows the variations of temperatures on the central plane at the high level of 130mm. The laminar and turbulent flow models as the CFD simulation result. But the result from the k-epsilon(k- \mathcal{E}) model was different and it was better when comparing with the measurement results.



Figure11: Temperature variation on the central plane at 130 mm high-level

Figure 12 shows the variations of temperatures on the central plane at the high level of 355mm found that the result as at the high level of 130mm. Although the simulation results by using the k-epsilon(k- \mathcal{E}) was different from the laminar and SST k-omega(k- ω) models, the result of k-epsilon(k- \mathcal{E}) when comparing with measurements data was very consistent.



Figure12: Temperature variation on the central plane at 355 mm high-level

The 5th TSME International Conference on Mechanical Engineering 17-19th December 2014, The Empress, Chiang Mai

5. Conclusions

This research studies the modeling of air conditioning system of the storage ring building (Synchron Light Research Institute, Nakhon Ratchasima) by using CFD method for predicting the behavior of air flow distribution by using 3 difference kinds of flow patterns which consist of Laminar model, Standard k-epsilon(k- \mathcal{E}) model and SST k-omega(k- ω) model respectively then compares with measured results. From studying found that SST k-omega($k-\omega$) turbulence model was consistent as measurement results rather than the standard turbulence k-epsilon(k- \mathcal{E}) and laminar. Moreover, the comparison of temperature found the standard k-epsilon($k-\mathcal{E}$) was consistent as the measurement result rather than the laminar and SST k-omega(k-w) model.

All results of research are applied to study about the air distribution in the storage ring building. This will be leading to improve air circulation and more uniform temperature distribution.

6. Acknowledgement

The authors would like to express their gratitude for supporting and funding from Suranaree University of Technology (SUT) and Synchrotron Light Research Institute (SLRI).

นโลยีสุรมา าค 7. References

[1] Chen J.R., Wang D.J., Tsai Z.D., Kuan C.K., Ho S.C., and Chang J.C., Mechanical Stability Studies at the Taiwan Light Source, International Workshop on Mechanical Engineering Design of Synchrotron Radiation Equipment and Instrumentation (MEDSI 02), 2002, Illinois, USA

TSMF-ICoMF

ASEAN AND BEYOND

[2] Chang J.C., Tsai Z.D., Liu C.Y., Chug Y.C., Chen J.R., Ke M.T., Numerical simulation and air conditioning system study for the storage ring of TLS, Particle and Accelerator Conference (PAC), 2010, Tokyo, Japan.

[3] Sarkar J., and Mandal S., CFD Modeling and validation of temperature and flow distribution in air conditioned space, International Refrigeration and Air Conditioning, 2008, Purdue, USA.

[4] A.Stamou and I.Katsiris. Verification of a CFD model for indoor airflow and heat transfer, Building and Environment, vol.41, 2006, P.1171-1181.

ประวัติผู้เขียน

นายเกริกฤทธิ์ สิทธิศาสตร์ เกิดเมื่อวันที่ 15 มีนาคม พ.ศ. 2525 จังหวัดร้อยเอ็ด ศึกษาชั้น ประถมศึกษาปีที่ 1-6 ที่โรงเรียนเมืองร้อยเอ็ด ศึกษาชั้นมัธยมศึกษาปีที่ 1-6 ที่โรงเรียนร้อยเอ็ด วิทยาลัย ศึกษาระดับปริญญาตรี สาขาวิชาวิศวกรรมเครื่องกล มหาวิทยาลัยเทคโนโลยีสุรนารี จังหวัดนครราชสีมา ปฏิบัติงานสหกิจศึกษาที่ บริษัทไทย ซัมมิท ออโด้พาร์ทจำกัด จ.สมุทรปราการ หลังสำเร็จการศึกษาระดับปริญญาตรีในปีการศึกษา 2547 ได้เข้าทำงานในตำแหน่งผู้ช่วยสอนและ วิจัย สังกัดสาขาวิชาวิศวกรรมเครื่องกล สำนักวิชาวิศวกรรมศาสตร์ มหาวิทยาลัยเทคโนโลยีสุรนารี เป็นระยะเวลา 1 ปี จากนั้นได้เข้าทำงานที่ บริษัท แมกนีคอมพรีซีชั่นเทคโนโลยี จำกัด จังหวัด พระนครศรีอยุธยา ตำแหน่ง Implement Engineer บริษัทเป็นผู้ผลิตชิ้นส่วนฮาร์ดดิสไดร์ฟ เป็นเวลา 6 เดือน และจากนั้นในปี 2549 ได้เข้าทำงานที่ สถาบันวิจัยแสงซินโลรตรอน(องก์การมหาชน) จังหวัดนครราชสีมา ดำแหน่งวิศวกรเครื่องกล สังกัดส่วนงานพัฒนาระบบเชิงกล หน้าที่รับผิด ออกแบบ ประกอบทดสอบ ติดตั้ง อุปกรณ์ที่เกี่ยวข้องกับระบบลำเลียงแสงและเกรื่องเร่งอนุภาค ซึ่ง ได้ใช้ความรู้ทางวิศวกรรมที่ได้ศึกษามาอย่างเต็มที่ จนในปี 2555 ได้รับทุนการศึกษาจาก มหาวิทยาลัยเทคโนโลยีสุรนารีจึงลาศึกษามาอย่างเต็มที่ จนในปี 2555 ได้รับทุนการศึกษาจาก มหาวิทยาลัยเทคโนโลยีสุรนารีขึงลาศึกษามายนางเต็มที่ จนในปี 2555 ได้รับบาวิศวกรรมเครื่องกล โดยได้ เลือกเรียนทางด้านพลศาสตร์ของไหลเชิงกำนวณ(Computational Fluid Dynamic; CFD) เพื่อนำ ความรู้ไปประยุกต์ใช้เพื่อให้เกิดประโยชน์ต่อสถาบันฯ

> ะ ⁵่า_{วักยา}ลัยเทคโนโลยีสุรุบโ