

สำนักหอสมุดกลาง พระจอมเกล้าลาดกระบัง

ตัวสังเกตสถานะของระบบ

OBSERVER



โดย

นายจักรพันธ์ ศรีทอง

นายอัครินทร์ อัครชิโนเรศ

อาจารย์ที่ปรึกษา

ผศ.ดร.พัลลภ เหล่าเจริญ

รฟ.
จ 225 ๐๐
2547

เลขหมู่.....
เลขทะเบียน..... 61419
วัน,เดือน,ปี..... 17 ก.ค. 2549

b..... 11596181.....
i.....

ปริญญานิพนธ์นี้เป็นส่วนหนึ่งของการศึกษาตามหลักสูตรปริญญาวิศวกรรมศาสตรบัณฑิต
สาขาวิชาวิศวกรรมอิเล็กทรอนิกส์เชิงกล
ภาควิชาวิศวกรรมระบบควบคุม
คณะวิศวกรรมศาสตร์
สถาบันเทคโนโลยีพระจอมเกล้าเจ้าคุณทหารลาดกระบัง
ปีการศึกษา 2547

เอกสารนี้เป็นเอกสารที่สงวนไว้สำหรับการใช้งานเพื่อการศึกษาเท่านั้น ไม่อนุญาตให้นำไปใช้ประโยชน์ด้านการค้า
ไม่ว่ากรณีใดๆ ทั้งสิ้น อีกทั้งห้ามมิให้ตัดแปลงเนื้อหาและต้องอ้างอิงถึงเจ้าของเอกสารทุกครั้งที่มีการนำไปใช้

ปริญญานิพนธ์ปีการศึกษา 2547

ภาควิชาวิศวกรรมระบบควบคุม สาขาวิชาวิศวกรรมอิเล็กทรอนิกส์เชิงกล
คณะวิศวกรรมศาสตร์ สถาบันเทคโนโลยีพระจอมเกล้าเจ้าคุณทหารลาดกระบัง

เรื่องตัวสังเกตสถานะของระบบ

ผู้จัดทำ

1. นายจักรพันธ์ ศรีทอง
2. นายอักรินทร์ อัครชินเรศ



เอกสารนี้เป็นเอกสารที่สงวนไว้สำหรับการใช้งานเพื่อการศึกษาเท่านั้น ไม่อนุญาตให้นำไปใช้ประโยชน์ด้านการค้า
ไม่ว่ากรณีใดๆ ทั้งสิ้น อีกทั้งห้ามมิให้ตัดแปลงเนื้อหาและต้องอ้างอิงถึงเจ้าของเอกสารทุกครั้งที่มีการนำไปใช้

ตัวสังเกตสถานะของระบบ

นายจักรพันธ์ ศรีทอง
นายอัครินทร์ อัครชิโนเรศ

ผศ.ดร.พัลลภ เหล่าเจริญ(อาจารย์ที่ปรึกษา)
ปีการศึกษา 2547

บทคัดย่อ

ปริญญานิพนธ์ฉบับนี้ จัดทำขึ้นเพื่อศึกษาหลักการและการออกแบบตัวสังเกตสถานะของระบบเนื่องจากเกิดปัญหาการควบคุมป้อนกลับสถานะที่ไม่สามารถตรวจวัดสถานะได้ หรือตรวจวัดได้เพียงบางสถานะ โดยการสร้างตัวสังเกตสถานะของระบบแล้วนำไปควบคุมแบบป้อนกลับ โดยการศึกษาปัญหาต่างๆของการควบคุมดังกล่าว จะเป็นการใช้วิธีประมาณค่าแบบต่างๆเข้ามาเพื่อประมาณค่าสถานะของระบบ แล้วจึงนำไปสร้างตัวสังเกตสถานะของระบบ แล้วนำไปใช้ในการควบคุมระบบเพื่อให้ระบบมีประสิทธิภาพ

เอกสารนี้เป็นเอกสารที่สงวนไว้สำหรับการใช้งานเพื่อการศึกษาเท่านั้น ไม่อนุญาตให้นำไปใช้ประโยชน์ด้านการค้า
ไม่ว่ากรณีใดๆ ทั้งสิ้น อีกทั้งห้ามมิให้ตัดแปลงเนื้อหาและต้องอ้างอิงถึงเจ้าของเอกสารทุกครั้งที่มีการนำไปใช้

OBSERVER

Jakkapun Srithong

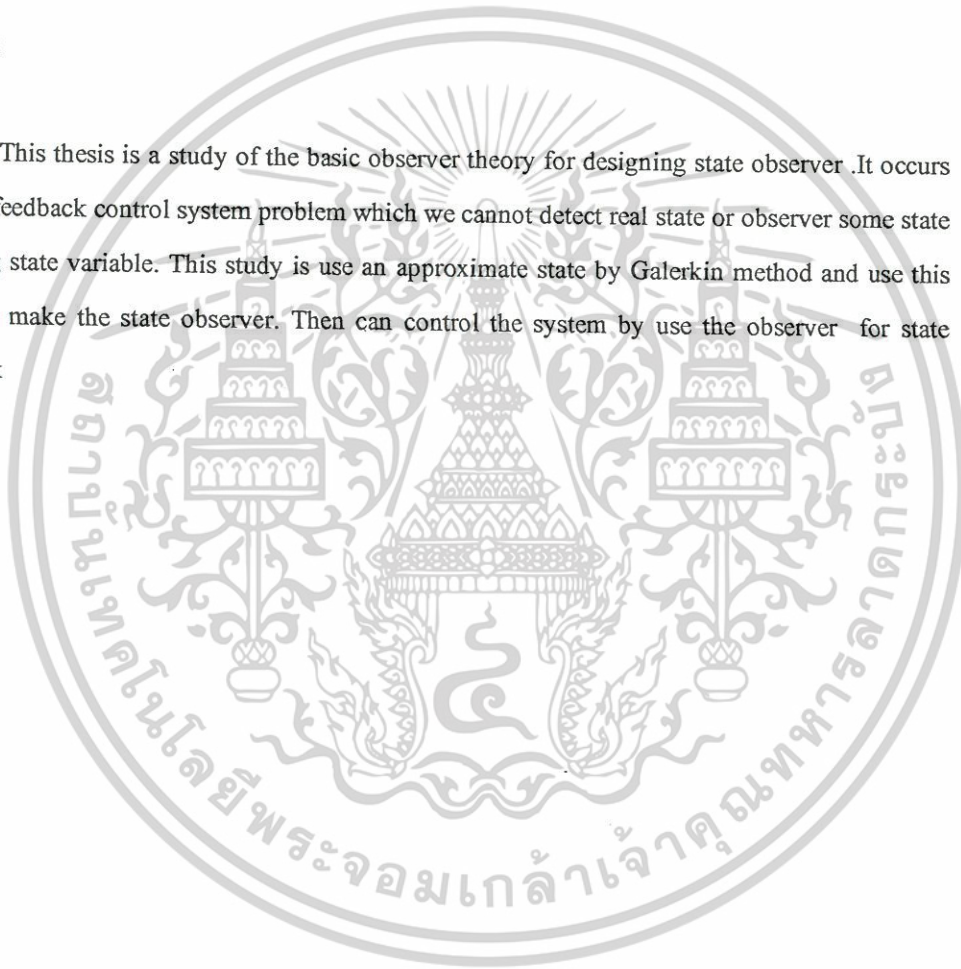
Arkrin Arkarachinores

Dr.Pallop Loacharoen(Advisor)

2004

Abstract

This thesis is a study of the basic observer theory for designing state observer .It occurs in state feedback control system problem which we cannot detect real state or observer some state by using state variable. This study is use an approximate state by Galerkin method and use this state for make the state observer. Then can control the system by use the observer for state feedback



เอกสารนี้เป็นเอกสารที่สงวนไว้สำหรับการใช้งานเพื่อการศึกษาเท่านั้น ไม่อนุญาตให้นำไปใช้ประโยชน์ด้านการค้า
ไม่ว่ากรณีใดๆ ทั้งสิ้น อีกทั้งห้ามมิให้ตัดแปลงเนื้อหาและต้องอ้างอิงถึงเจ้าของเอกสารทุกครั้งที่มีการนำไปใช้

สารบัญ

	หน้า
สารบัญ	
สารบัญรูปภาพ	
บทที่ 1 บทนำ	1
1.1 ความเป็นมา	1
1.2 วัตถุประสงค์	1
1.3 ขอบเขตการทำโครงการ	1
1.4 ขั้นตอนการดำเนินงาน	2
1.5 ประโยชน์ที่ได้รับจากโครงการ	2
บทที่ 2 ทฤษฎีและหลักการ	3
2.1 ปัญหาของการควบคุมโดยระบบป้อนกลับสถานะและความจำเป็นของตัวสังเกตสถานะ	3
2.2 รูปแบบพื้นฐานของตัวสังเกตสถานะ	3
2.2.1. ชนิดที่หาค่าสถานะทั้งหมด	3
2.2.2. ชนิดรู้ค่าสถานะบางส่วน (Reduce Order)	5
2.2.3. ทฤษฎีแยกส่วน (Separation Theorem)	8
2.3 วิธีสร้าง ตัวสังเกตสถานะ โดยวิธีของโกพินเน็ค (Observer design algorithm of Gopinath)	10
2.4 การป้อนกลับสถานะ(State Feedback)	11
2.5 ระเบียบวิธีไฟไนต์เอลิเมนต์(Finite Element Method)	12
2.6 ระเบียบวิธีเวทเรซิดวล	13
2.7 ทฤษฎีของกาลเลอกิน(The Galerkin Method)	14
2.8 ทฤษฎีของ Gram-Schmidt Orthonormalization Process	14
บทที่ 3 การทดลองและผลการทดลอง	16
3.1 การทดลองศึกษาการควบคุมป้อนกลับโดยใช้ตัวสังเกตสถานะของระบบ	16
3.2 การทดลองศึกษาการควบคุมการกระจายค่าตัวแปร (ระบบการกระจายอุณหภูมิบนแท่งตัวนำ)	21
3.2.1 ตัวอย่างปัญหา	23

เอกสารนี้เป็นเอกสารที่สงวนไว้สำหรับการใช้งานเพื่อการศึกษาเท่านั้น ไม่อนุญาตให้นำไปใช้ประโยชน์ด้านการค้า ไม่ว่าจะกรณีใดๆ ทั้งสิ้น อีกทั้งห้ามมิให้ดัดแปลงเนื้อหาและต้องอ้างอิงถึงเจ้าของเอกสารทุกครั้งที่มีการนำไปใช้

สารบัญ (ต่อ)

	หน้า
3.2.2 การแก้ปัญหา	24
3.2.3 ทดลองหาผลเฉลยโดยวิธีไฟไนต์ดิฟเฟอเรนซ์ (Finite Difference Method)	44
บทที่ 4 บทวิจารณ์และสรุป	47
4.1 สรุป	47
4.2 วิจารณ์	47
ภาคผนวก – การโปรแกรมโดย Matlab	
กิตติกรรมประกาศ	
บรรณานุกรม	



เอกสารนี้เป็นเอกสารที่สงวนไว้สำหรับการใช้งานเพื่อการศึกษาเท่านั้น ไม่อนุญาตให้นำไปใช้ประโยชน์ด้านการค้า
ไม่ว่ากรณีใดๆ ทั้งสิ้น อีกทั้งห้ามมิให้ตัดแปลงเนื้อหาและต้องอ้างอิงถึงเจ้าของเอกสารทุกครั้งที่มีการนำไปใช้

สารบัญรูปภาพ

	หน้า
รูปที่ 2.1 แสดงสถานะเมื่อใส่ตัวสังเกตสถานะของระบบเข้าไป	3
รูปที่ 2.2 แสดงไดอะแกรมแสดงโครงสร้างตั้งสังเกตแบบที่ต้องหาค่าสถานะทั้งหมด	4
รูปที่ 2.3 แสดงระบบเมื่อใช้ตัวสังเกตค่าสถานะของระบบชนิดรู้ค่าบางส่วน	5
รูปที่ 2.4 แสดงไดอะแกรมของสถานะที่ค่าบางส่วน	7
รูปที่ 2.5 ก. แสดงระบบที่สามารถควบคุมได้ ข. แสดงระบบที่สามารถสังเกตได้	8
รูปที่ 2.6 แสดงสถานะเมื่อใช้ตัวสังเกตสถานะแบบทฤษฎีแยกส่วน	8
รูปที่ 2.7 แสดงการป้อนกลับสถานะ	11
รูปที่ 2.8 แสดงโดเมน Ω โดยมี Γ เป็นขอบเขต	12
รูปที่ 2.9 แสดงการแปลงค่าของเวกเตอร์ โดยใช้ทฤษฎีของ Gram-Schmidt	14
รูปที่ 3.1 แสดงการเปลี่ยนแปลงของค่า x และ \hat{x} เมื่อเทียบกับเวลา	19
รูปที่ 3.2 แสดงการป้อนกลับสถานะ โดยใช้ตัวสังเกต	20
รูปที่ 3.3 แสดงกราฟเปรียบเทียบการเปลี่ยนแปลงค่าตัวแปรระหว่าง Regulator กับ Observer	21
รูปที่ 3.4 แสดงค่าของ $\hat{p}(t)$ เมื่อเวลาเปลี่ยนแปลง	44
รูปที่ 3.5 แสดงค่าของ $p(t)$ เมื่อเทียบกับเวลา	45
รูปที่ 3.6 แสดงการเปรียบเทียบค่าของ $p(t)$ และ $\hat{p}(t)$ เมื่อเทียบกับเวลา	46

เอกสารนี้เป็นเอกสารที่สงวนไว้สำหรับการใช้งานเพื่อการศึกษาเท่านั้น ไม่อนุญาตให้นำไปใช้ประโยชน์ด้านการค้า
ไม่ว่ากรณีใดๆ ทั้งสิ้น อีกทั้งห้ามมิให้ตัดแปลงเนื้อหาและต้องอ้างอิงถึงเจ้าของเอกสารทุกครั้งที่มีการนำไปใช้

บทที่ 1

บทนำ

1.1 ความเป็นมา

ระบบควบคุมที่ใช้ในปัจจุบัน (Modern Control System) บางครั้งปัญหาการป้อนกลับสถานะอันเนื่องมาจากการที่เราไม่สามารถตรวจวัดสถานะได้ทั้งหมด หรือสามารถตรวจวัดสถานะได้เพียงบางสถานะจึงจำเป็นต้องใช้ข้อมูลอินพุตและเอาต์พุตมาช่วยในการแก้ปัญหาการตรวจสถานะ โดยการสังเกตสถานะของระบบ แต่ก็ยังเกิดปัญหาจากสิ่งรบกวนในขั้นตอนการตรวจวัด ข้อมูลทั้งสองกับอนุพันธ์หรือแม้แต่การสร้าง โมเดลของระบบขึ้นมาประมาณสถานะ แต่ก็ยังมีปัญหาข้อมูลแรกเริ่มและยังใช้ได้เฉพาะกรณีที่เมตริกซ์ A มีเสถียรภาพ (Stable) ขณะเดียวกัน ลักษณะเฉพาะของตัวสังเกต ไม่จำเป็นต้องหาอนุพันธ์ซึ่งสามารถขจัดปัญหาหลักดังกล่าวได้ และสามารถนำตัวสังเกตสถานะของระบบนี้มาใช้เพื่อทำให้การควบคุมระบบมีประสิทธิภาพยิ่งขึ้น

1.2 วัตถุประสงค์

1. สร้าง โมเดลเพื่อจำลองเปรียบเทียบและวัดค่าสถานะของระบบจริง
2. นำข้อมูลอินพุต (Input) และเอาต์พุต (Output) มาช่วยแก้ปัญหาการสังเกตสถานะและสร้างตัวสังเกตสถานะของระบบ
3. ตรวจวัดสถานะของระบบที่ยังไม่สามารถตรวจวัดได้
4. แยกส่วนการควบคุมระบบและสังเกตสถานะได้
5. ตรวจวัดสถานะของระบบที่ยังไม่สามารถตรวจวัดได้ แล้วนำมาป้อนกลับสถานะให้เป็นการควบคุมแบบวงปิด
6. สามารถออกแบบตัวสังเกตโดยการเลือกโพลที่เหมาะสมเพื่อเสถียรภาพของระบบ

1.3 ขอบเขตการทำโครงการ

1. การสร้างสถานะสังเกตระบบจริงนั้น จะตรวจวัดสถานะระบบได้ ต้องกำหนดค่าเริ่มต้นของสถานะจริงใด ๆ (x_0)
2. สถานะของระบบจริงนั้นจะต้องสังเกตสถานะได้ (Observable) ก่อนถึงทำการสร้างตัวสังเกตสถานะของระบบจริง

1.4 ขั้นตอนการดำเนินงาน

1. ทำการศึกษาทฤษฎีต่าง ๆ ที่เกี่ยวข้อง โดยใช้วิธีการทางโมเดลคณิตศาสตร์ (Mathematical Model) และเมทริกซ์ (Matrix)
2. ศึกษาปัญหาต่าง ๆ และนำทฤษฎีดังกล่าวมาใช้โดยการคิดด้วยมือและใช้โปรแกรมคณิตศาสตร์ (Matlab)
3. วิเคราะห์กราฟโดยพิจารณาจากทฤษฎีแล้วสรุปวิจารณ์ผลการทดลองโดยสอดคล้องกับทฤษฎี

1.5 ประโยชน์ที่ได้รับจากโครงการ

1. การศึกษาทฤษฎีและสามารถทำความเข้าใจด้วยตนเอง
2. เข้าใจวิธีการดำเนินงานทางคณิตศาสตร์ในเรื่องของ พีชคณิตเชิงเส้น (Linear Algebra) และระเบียบวิธีทางตัวเลขต่าง ๆ (Numerical Method) เช่น Finite Difference Method และ Finite Element Method
3. สามารถวิเคราะห์สถานะของระบบจริงและสถานะสังเกตได้จากสมการคณิตศาสตร์
4. รู้จักการแก้ปัญหาต่าง ๆ ที่เกิดขึ้นได้
5. สามารถทำงานร่วมกับผู้ร่วมงานได้

เอกสารนี้เป็นเอกสารที่สงวนไว้สำหรับการใช้งานเพื่อการศึกษาเท่านั้น ไม่อนุญาตให้นำไปใช้ประโยชน์ด้านการค้า ไม่ว่ากรณีใดๆ ทั้งสิ้น อีกทั้งห้ามมิให้ตัดแปลงเนื้อหาและต้องอ้างอิงถึงเจ้าของเอกสารทุกครั้งที่มีการนำไปใช้

บทที่ 2

ทฤษฎีและหลักการ

2.1 ปัญหาของการควบคุมโดยระบบป้อนกลับสถานะและความจำเป็นของตัวสังเกตสถานะ

ในการที่จะทำการป้อนกลับสถานะนั้น เราจะต้องสามารถทำการวัดหรือสังเกตตัวแปรสถานะในระบบให้ได้ทั้งหมดก่อนถึงจะสามารถทำการป้อนกลับสถานะได้ แต่ในทางปฏิบัติแล้วเราไม่สามารถที่จะทำการตรวจวัดสถานะของระบบได้ทั้งหมด เราจะวัดได้เพียงสัญญาณอินพุตและเอาท์พุตเท่านั้น ดังนั้นเราจึงได้มีความคิดที่จะสร้างตัวสังเกตสถานะซึ่งเป็นระบบจำลองที่สร้างขึ้นมาเพื่อทดสอบ โดยการนำอินพุตและเอาท์พุตของระบบจริง นำมาป้อนกลับเป็นอินพุตให้กับระบบจำลอง แล้วทำการออกแบบให้ตัวแปรของระบบจำลองให้เท่ากับตัวแปรสถานะของระบบจริง

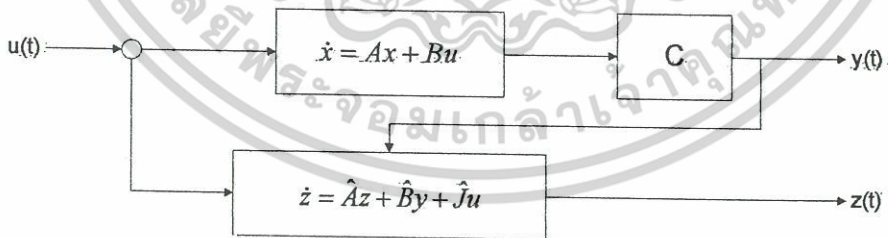
2.2 รูปแบบพื้นฐานของตัวสังเกตสถานะ

2.2.1. ชนิดที่ต้องหาค่าสถานะทั้งหมด

ตัวสังเกตสถานะชนิดที่ต้องหาค่าสถานะทั้งหมด (Identity Observer) คือ การสร้างตัวสังเกตเข้าไปตรวจวัดสถานะของระบบจริง โดยที่สถานะของระบบจริงกับตัวสังเกตนี้จะมีค่าใกล้เคียงกันตามทฤษฎีและจึงนำตัวสังเกตสถานะมาใช้ตรวจวัดการใช้งานแทนสถานะจริงของระบบ จากสมการสถานะ

$$\dot{x} = Ax + Bu, x(0) = x_0 \quad (2.1)$$

ต้องการตรวจวัดสถานะของระบบจริงโดยนำอินพุต เอาท์พุตมาสร้างสถานะใหม่ ดังรูป



รูปที่ 2.1 แสดงสถานะเมื่อใส่ตัวสังเกตสถานะของระบบเข้าไป

เมื่อไม่ทราบค่าเริ่มต้น $x(0)$ จากสมการ $\dot{x} = Ax + Bu$ จึงจำเป็นต้องประมาณสถานะ $z(t)$ ของตัวสังเกต เป็น ค่า Minimum order state observer ได้เป็น

เอกสารนี้เป็นเอกสารที่สงวนไว้สำหรับการใช้งานเพื่อการศึกษาเท่านั้น ไม่อนุญาตให้นำไปใช้ประโยชน์ด้านการค้า ไม่ว่าจะกรณีใดๆ ทั้งสิ้น อีกทั้งห้ามมิให้ตัดแปลงเนื้อหาและต้องอ้างอิงถึงเจ้าของเอกสารทุกครั้งที่มีการนำไปใช้

$$\dot{z} = \hat{A}z + \hat{B}y + \hat{J}u \quad (2.2)$$

เมื่อ $\hat{A} = A - \hat{B}C$

$$\hat{J} = B$$

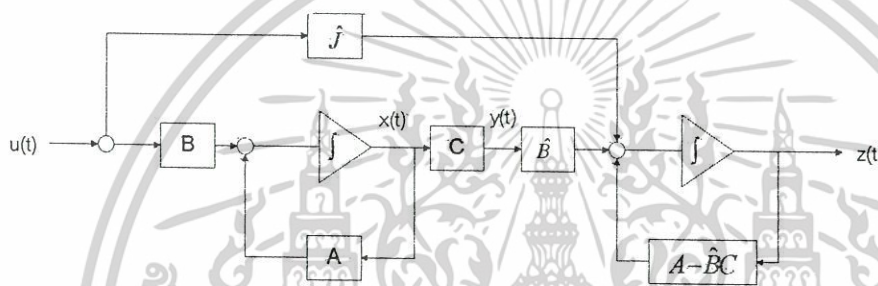
และ $\hat{A} : \text{Stable}$

โดยที่

\hat{A} เป็นเมทริกซ์ ที่มีมิติเป็น $n \times n$ และสมาชิกทุกตัวเป็นจำนวนจริง ($\hat{A} \in R^{n \times n}$)

\hat{B} เป็นเมทริกซ์ ที่มีมิติเป็น $n \times m$ และสมาชิกทุกตัวเป็นจำนวนจริง ($\hat{B} \in R^{n \times m}$) หรือ
เกนของ ตัวสังเกตสถานะ (Observer Gain)

\hat{J} เป็นเมทริกซ์ ที่มีมิติเป็น $n \times r$ และสมาชิกทุกตัวเป็นจำนวนจริง ($\hat{J} \in R^{n \times r}$)



รูปที่ 2.2 แสดงไดอะแกรมแสดงโครงสร้างตั้งสังเกตแบบที่ต้องหาค่าสถานะทั้งหมด

เมื่อต้องการเปรียบเทียบสถานะจริงกับสถานะสังเกตโดยนำสมการที่ (2.2) ลบสมการที่ (2.1) ได้

$$\begin{aligned} \dot{z} - \dot{x} &= (A - \hat{B}C)z + \hat{B}y + \hat{J}u - Ax - Bu \\ &= Az - \hat{B}Cz + ECx + Bu - Ax - Bu \\ &= Az - \hat{B}Cz + \hat{B}Cx - Ax \\ &= (A - \hat{B}C)[z - x] \\ &= \hat{A}[z(t) - x(t)] \end{aligned}$$

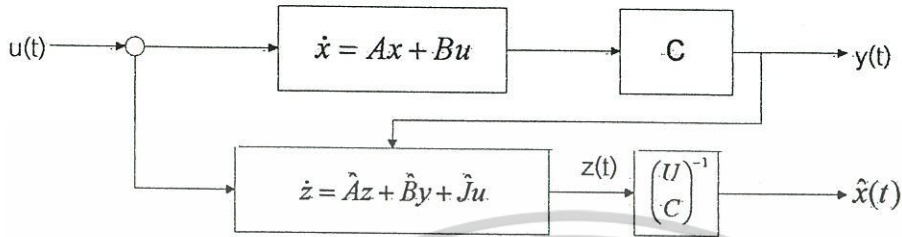
$$\therefore z(t) - x(t) = e^{\hat{A}t} (z_0 - x_0) \quad (2.3)$$

เมื่อพิจารณาสมการที่ 2.3 ปัญหาที่เกิดขึ้นคือ เราไม่ทราบค่าเริ่มต้น x_0 ในพจน์ของ $(z_0 - x_0)$ จึงจำเป็นต้องใช้ค่า \hat{A} ในพจน์ของ $e^{\hat{A}t}$ โดยการทำให้ระบบมีเสถียรภาพ และ \hat{A} จะมีเสถียรภาพก็ต่อเมื่อค่าส่วนจริงของค่าไอเกน (Eigen values) ของ \hat{A} มีค่าน้อยกว่าศูนย์ (Real $\lambda(\hat{A}) < 0$) ดังนั้นในพจน์ของ $e^{\hat{A}t} (z_0 - x_0)$ จะมีค่าเข้าใกล้ศูนย์ ระบบจึงจะมีเสถียรภาพ แล้วนำตัวสังเกตนี้ไปใช้วิเคราะห์ระบบต่อไป

เอกสารนี้เป็นเอกสารที่สงวนไว้สำหรับการใช้งานเพื่อการศึกษาเท่านั้น ไม่อนุญาตให้นำไปใช้ประโยชน์ด้านการค้า ไม่ว่ากรณีใดๆ ทั้งสิ้น อีกทั้งห้ามมิให้ตัดแปลงเนื้อหาและต้องอ้างอิงถึงเจ้าของเอกสารทุกครั้งที่มีการนำไปใช้

2.2.2. ชนิดรู้ค่าสถานะบางส่วน (Reduce Order)

ตัวสังเกตสถานะชนิดที่รู้ค่าสถานะบางส่วน คือ การสร้างตัวสังเกตเข้าไปตรวจวัดสถานะเฉพาะบางส่วนของเรายังไม่สามารถตรวจวัดได้ในสถานะ



รูปที่ 2.3 แสดงระบบเมื่อใช้ตัวสังเกตค่าสถานะของระบบชนิดรู้ค่าบางส่วน

เมื่อไม่สามารถสังเกตสถานะได้บางสถานะหรือสังเกตสถานะได้เพียงบางส่วน ก็ไม่จำเป็นต้องตรวจวัดสถานะนั้นๆอีก แต่ในสถานะที่ไม่สามารถสังเกตได้ ต้องทำการลดมิติลงเพื่อทำการสังเกตสถานะที่ยังไม่สามารถสังเกตสถานะได้ โดยทำการลดมิติของระบบจริงลงเพื่อทำการสังเกตสถานะบางส่วนที่ยังไม่ทราบค่า เมื่อเวลามากขึ้นเอาที่พู่กับตัวสังเกตสถานะบางส่วนที่ยังไม่ทราบค่ามีค่าเข้าใกล้ศูนย์ดังสมการ

$$\begin{pmatrix} z(t) \\ y(t) \end{pmatrix} \rightarrow \begin{pmatrix} U \\ C \end{pmatrix} x(t) \text{ เมื่อ } t \rightarrow \infty \quad (2.4)$$

จากสมการเมื่อ $z(t)$ ถูกลดมิติเป็นเวกเตอร์ (vector) ที่มีขนาดมิติเป็น $(n-m) \times 1$ แถว โดยที่ $m < n$ และ $\text{rank } C = m$

เมื่อ T เป็นเมทริกซ์ที่มีมิติเป็น $(n-m) \times n$ มีความเป็นอิสระเชิงเส้น (Linearly Independent) และสมาชิกทุกตัวเป็นจำนวนจริง ($T \in R^{(n-m) \times n}$) ดังนั้น

$$\begin{bmatrix} C \\ U \end{bmatrix} \in R^{n \times m} \text{ และ } \text{rank} \begin{bmatrix} C \\ U \end{bmatrix} = n \quad (2.5)$$

และจากคุณสมบัติของแรงค์

$$\text{rank} \begin{bmatrix} U \\ C \end{bmatrix} = \text{rank} \begin{bmatrix} C \\ U \end{bmatrix} = n \quad (2.6)$$

จะได้ว่า

เอกสารนี้เป็นเอกสารที่สงวนไว้สำหรับการใช้งานเพื่อการศึกษาเท่านั้น ไม่อนุญาตให้นำไปใช้ประโยชน์ด้านการค้าไม่ว่ากรณีใดๆ ทั้งสิ้น อีกทั้งห้ามมิให้ตัดแปลงเนื้อหาและต้องอ้างอิงถึงเจ้าของเอกสารทุกครั้งที่มีการนำไปใช้

$$\begin{bmatrix} U \\ C \end{bmatrix}^{-1} \begin{bmatrix} z(t) \\ y(t) \end{bmatrix} \rightarrow x(t) \quad (2.7)$$

จากสมการแสดงให้เห็นว่า ถ้า $z(t)$ เข้าใกล้ $Ux(t)$ เมื่อ t มีค่ามากๆ ($z(t) \rightarrow Ux(t); t \rightarrow \infty$) แล้ว จะสามารถประมาณค่าของ $x(t)$ จากค่าของ y กับ z ได้ และมีติของ z จะเท่ากับมีติของ $Ux(t)$ และจากสมการ

$$\text{rank} \begin{bmatrix} U \\ C \end{bmatrix} = n; U \in R^{(n-m) \times n}$$

จำนวนมีติของ z ประมาณได้จากสถานะของระบบที่ที่ไม่ทราบค่า โดยที่จะมีค่าเท่ากับ $n-m$ มีติ ซึ่งจะเป็นการลดลำดับลง ซึ่งเมื่อสามารถเขียนสมการแสดงความสัมพันธ์ของตัวสังเกตที่สามารถตรวจสอบสถานะได้แล้ว ก็ทำให้ $z(t)$ กับตัวสังเกตสถานะบางส่วนที่ยังไม่ทราบค่าก็สามารถตรวจวัดสถานะได้

จากสมการที่ 2.2 เมื่อ $z(0) = z_0$ จะได้เอาที่พหุ จากการวัดสถานะที่ยังไม่ทราบค่า $\hat{x}(t)$ ดังสมการ

$$\hat{x} = \begin{bmatrix} \hat{C} & \hat{D} \end{bmatrix} \begin{bmatrix} z \\ y \end{bmatrix} \quad (2.8)$$

และจากสมการที่ (2.7) เป็นผลลัพธ์ที่ได้มาจากการลดมีติ และวัดค่าสถานะเพียงบางส่วน จากสมการที่ (2.3) โดยการเปรียบเทียบสถานะจริงกับสถานะสังเกตได้ ในส่วนที่ยังไม่ทราบค่า

$$\lim_{t \rightarrow \infty} [x(t) - \hat{x}(t)] = 0, \forall t, \forall x_0 \text{ เมื่อ } t \rightarrow \infty$$

โดยที่ ตัวสังเกตสถานะ ประมาณได้จาก

$$z(t) \rightarrow Ux(t) \text{ เมื่อ } t \rightarrow \infty \quad (2.9)$$

จากสมการ $\dot{z} = \hat{A}z + \hat{B}y + \hat{J}u, z(0) = 0$

แล้วได้ $\hat{x}(t) = \hat{C}z(t) + \hat{D}y(t) \quad (2.10)$

โดยที่สมการที่ (2.2) และ (2.6) เป็น Reduce Order Observer ของระบบที่สามารถควบคุมได้ ดังนั้นเมื่อเวลามากขึ้นตัวสังเกตกับค่าของตัวสังเกตสถานะบางส่วนที่ยังไม่ทราบค่ามีค่าเข้าใกล้กันดังสมการที่ (2.7) เมื่อนิยามค่าความผิดพลาด (Error; ξ) ระหว่าง $z(t)$ กับ $Tx(t)$ โดยที่

$\xi = U\hat{x} - z$ ถ้าเราหาอนุพันธ์ได้

$$\dot{\xi} = U\dot{\hat{x}} - \dot{z}$$

$$= U(Ax + Bu) - (\hat{A}z + \hat{B}y + \hat{J}u)$$

$$= UAx + UBu - \hat{A}z - \hat{B}Cx - \hat{J}u$$

$$= UAx + UBu - \hat{A}z - \hat{B}Cx - \hat{J}u + \hat{A}Ux - \hat{A}Ux$$

เอกสารนี้เป็นเอกสารที่สงวนไว้สำหรับการใช้งานเพื่อการศึกษาเท่านั้น ไม่อนุญาตให้นำไปใช้ประโยชน์ด้านการค้า ไม่ว่ากรณีใดๆ ทั้งสิ้น อีกทั้งห้ามมิให้ตัดแปลงเนื้อหาและต้องอ้างอิงถึงเจ้าของเอกสารทุกครั้งที่มีการนำไปใช้

$$\begin{aligned}
 &= \hat{A}(Ux - z) + (UA - \hat{B}C - \hat{A}U)x + (UB - \hat{J})u \\
 &= \hat{A}\xi + (UA - \hat{B}C - \hat{A}U)x + (UB - \hat{J})u
 \end{aligned}$$

$$\text{ดังนั้น } \dot{\xi} = \hat{A}\xi + (UA - \hat{B}C - \hat{A}U)x + (UB - \hat{J})u \quad (2.11)$$

ถ้าเวลาเพิ่มขึ้นระบบมีความใกล้เคียงกันก็จะเกิดเงื่อนไขของการลคมิตลึงเป็น

$$\text{i) } UA - \hat{A}U = \hat{B}C$$

$$\hat{J} = UB$$

$$\text{ii) } D \text{ เสถียรภาพ}$$

เป็นไปตามทฤษฎี 1

จาก

$$\begin{aligned}
 U\dot{x} - \dot{z} &= U(Ax + Bu) - (\hat{A}z + \hat{B}y + \hat{J}u) \\
 &= UAx + UBu - \hat{A}z - \hat{B}y - \hat{J}u
 \end{aligned}$$

จากเงื่อนไข i) และ สมการ $\dot{x} = Ax + Bu$ จะได้ว่า

$$U\dot{x} - \dot{z} = \hat{A}(z - Ux)$$

เมื่อแปลงลาปลาซจะได้

$$s(Z(s) - UX(s)) = \hat{A}(Z(s) - UX(s)) + (z_0 - Ux_0)$$

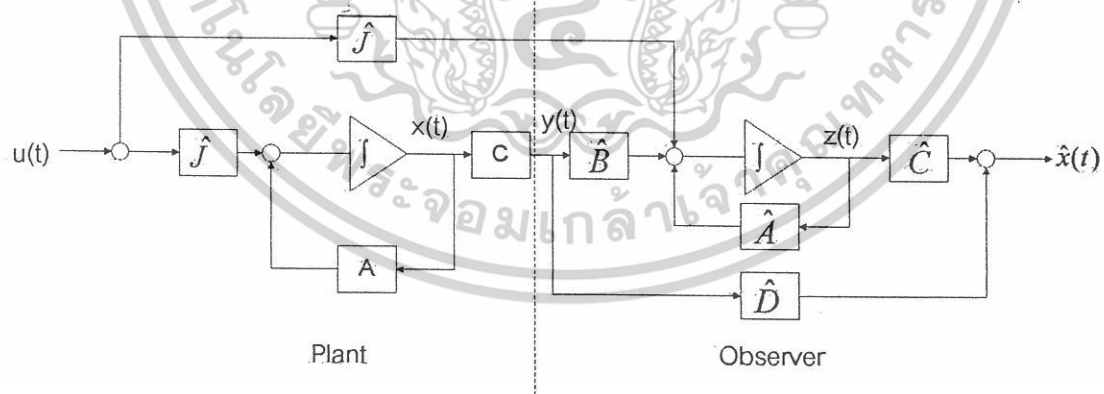
$$(sI_n - \hat{A})(Z(s) - UX(s)) = z_0 - Ux_0$$

$$Z(s) - UX(s) = (sI_n - \hat{A})^{-1}(z_0 - Ux_0)$$

แปลงกลับได้เป็น

$$z(t) = Ux(t) + e^{\hat{A}t}(z_0 - Ux_0) \quad (2.12)$$

; เมื่อ \hat{A} มีเสถียรภาพ (Stability)

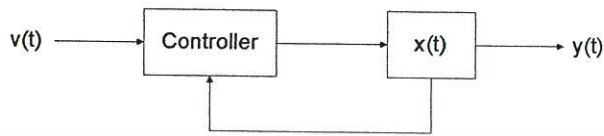


รูปที่ 2. 4 แสดงไดอะแกรมของสถานะที่ค่าบางส่วน

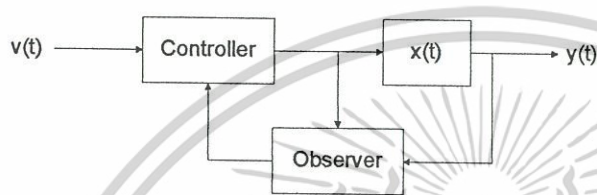
เอกสารนี้เป็นเอกสารที่สงวนไว้สำหรับการใช้งานเพื่อการศึกษาเท่านั้น ไม่อนุญาตให้นำไปใช้ประโยชน์ด้านการค้า
ไม่ว่ากรณีใดๆ ทั้งสิ้น อีกทั้งห้ามมิให้ตัดแปลงเนื้อหาและต้องอ้างอิงถึงเจ้าของเอกสารทุกครั้งที่มีการนำไปใช้

2.2.3. ทฤษฎีแยกส่วน (Separation Theorem)

ทฤษฎีแยกส่วน (Separation Theorem) คือ การควบคุมระบบควบคุมและ ควบคุมการสังเกตสถานะของระบบ อย่างเป็นอิสระต่อกัน



ก. Controllable

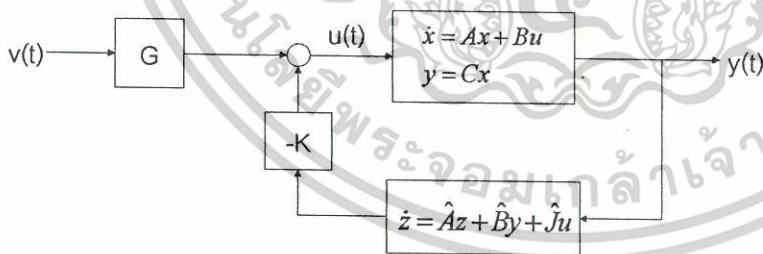


ข. Observable

รูปที่ 2.5 ก. แสดงระบบที่สามารถควบคุมได้ ข. แสดงระบบที่สามารถสังเกตได้

จากระบบควบคุมที่สามารถควบคุมสถานะของระบบ เมื่อทำการป้อนกลับสถานะดังรูปที่แสดงให้ดูไปแล้ว จากนั้นนำอินพุตและเอาต์พุตของสถานะจริงมาสร้างตัวสังเกต แล้วนำตัวสังเกตนี้มาป้อนกลับสถานะสามารถควบคุมและสังเกตระบบโดย “ทฤษฎีแยกส่วน”

เมื่อ $u = Gv - Kx$ เป็นตัวป้อนกลับสถานะ (Feedback) ทฤษฎีแยกส่วนนี้ยังทำให้ระบบมีเสถียรภาพทั้งในส่วนของการควบคุมและการสังเกตสถานะดังรูปต่อไปนี้



รูปที่ 2.6 แสดงสถานะเมื่อใช้ตัวสังเกตสถานะแบบทฤษฎีแยกส่วน

จากสมการที่ (2.1) และ สมการที่ (2.2) เมื่อ $u = Gv - Kx$ สามารถเขียนใหม่ได้เป็น

$$\dot{x} = Ax + BGv - BKz$$

$$\dot{z} = \hat{A}z + \hat{B}Cx + BGv - BKz$$

เอกสารนี้เป็นเอกสารที่สงวนไว้สำหรับการใช้งานเพื่อการศึกษาเท่านั้น ไม่อนุญาตให้นำไปใช้ประโยชน์ด้านการค้า ไม่ว่ากรณีใดๆ ทั้งสิ้น อีกทั้งห้ามมิให้ดัดแปลงเนื้อหาและต้องอ้างอิงถึงเจ้าของเอกสารทุกครั้งที่มีการนำไปใช้

เมื่อแสดงความสัมพันธ์ระหว่างสมการอนุพันธ์ของสถานะจริงกับตัวสังเกตสถานะ จะได้

$$\begin{bmatrix} \dot{x} \\ \dot{z} \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} A & -BK \\ \hat{B}C & \hat{A} - BK \end{bmatrix} \begin{bmatrix} x \\ z \end{bmatrix} + \begin{bmatrix} BG \\ BG \end{bmatrix} v \quad (2.13)$$

เมื่อพิจารณาสมการที่ (2.13) ซึ่งเป็นการควบคุมป้อนกลับโดยตัวสังเกตสถานะ เมื่อกำหนดให้

$$Q = \begin{bmatrix} A & -BK \\ \hat{B}C & \hat{A} - BK \end{bmatrix}$$

ระบบนี้จะเสถียรภาพเมื่อ $|Q - \lambda I| = 0$

และได้ว่า

$$\begin{vmatrix} A - \lambda I_n & -BK \\ \hat{B}C & \hat{A} - BK - \lambda I_n \end{vmatrix} = 0$$

หาคีเทอร์มิแนนท์ของ Q โดยใช้วิธีเกาส์ (Gaussian Elimination)

นำแถวที่ 1 ลบแถวที่ 2 ได้

$$\begin{vmatrix} \hat{A} - \lambda I_n & -(\hat{A} - \lambda I_n) \\ \hat{B}C & \hat{A} - BK - \lambda I_n \end{vmatrix} = 0$$

นำหลักที่ 1 บวกหลักที่ 2 ได้

$$\begin{vmatrix} 0 & -(\hat{A} - \lambda I_n) \\ \hat{B}C + \hat{A} - BK - \lambda I_n & \hat{A} - BK - \lambda I_n \end{vmatrix} = 0$$

จัดรูปใหม่ได้เป็น

$$\begin{vmatrix} 0 & -(\hat{A} - \lambda I_n) \\ A - BK - \lambda I_n & \hat{A} - BK - \lambda I_n \end{vmatrix} = 0$$

ดังนั้นสามารถหา $\det Q$ ได้เป็น

$$\Delta_r(\lambda) = |A - BK - \lambda I_n| |(\hat{A} - \lambda I_n)| \quad (2.14)$$

เอกสารนี้เป็นเอกสารที่สงวนไว้สำหรับการใช้งานเพื่อการศึกษาเท่านั้น ไม่อนุญาตให้นำไปใช้ประโยชน์ด้านการค้า
ไม่ว่ากรณีใดๆ ทั้งสิ้น อีกทั้งห้ามมิให้ตัดแปลงเนื้อหาและต้องอ้างอิงถึงเจ้าของเอกสารทุกครั้งที่มีการนำไปใช้

เมื่อ $|A - BK - \lambda I_n| = 0$ เป็นส่วนที่สามารถควบคุมได้และสามารถเลือกโพลการป้อนกลับในส่วนการควบคุมได้ และ $|(\hat{A} - \lambda I_n)| = 0$ ซึ่งเป็นส่วนที่สามารถสังเกตได้ สามารถเลือกโพลในส่วนของเกนของตัวสังเกตสถานะได้ และสามารถควบคุมทั้งสองอย่างอิสระต่อกันเมื่อ K และ E มีเสถียรภาพ และค่าลักษณะเฉพาะของ $A - BK$ และ $A - EC$ เป็น Negative Real Part ดังนั้น ทฤษฎีแยกส่วนจะมีเสถียรภาพของระบบทั้งการควบคุมกับการสังเกตเสมอ

2.3 วิธีสร้างตัวสังเกตสถานะโดยวิธีของโกพินัท(Observer design algorithm of Gopinath)

(I) เมื่อรู้ค่าของเมตริก A, B และ C จากสมการสถานะ เริ่มต้นให้หาค่าของ $C^\# \in \mathbb{R}^{(n-p) \times n}$

เมื่อ
$$T^{-1} = \begin{bmatrix} C^\# \\ C \end{bmatrix} \in \mathbb{R}^{n \times n} \quad (2.15)$$

เป็นนอนซิงกูลาร์เมตริก (Nonsingular matrix)

(II) ใช้ค่า T จาก (I) มาสร้างระบบเสมือน (equivalent system) ของ (A, B, C) ได้เป็น $(\bar{A}, \bar{B}, \bar{C})$ โดยที่

$$\begin{aligned} \bar{A} &= T^{-1}AT = \begin{bmatrix} \bar{A}_{11} & \bar{A}_{12} \\ \bar{A}_{21} & \bar{A}_{22} \end{bmatrix} \\ \bar{B} &= T^{-1}B = \begin{bmatrix} \bar{B}_1 \\ \bar{B}_2 \end{bmatrix} \\ \bar{C} &= CT = \begin{bmatrix} O & I_p \end{bmatrix} \end{aligned}$$

(III) ระบบเสมือน $(\bar{A}, \bar{B}, \bar{C})$ สามารถหาค่าของสถานะที่ต่ำสุดของตัวสังเกตสถานะของระบบ (minimum order state observer) $(\hat{A}, \hat{B}, \hat{C}, \hat{D}, \hat{J})$ ได้จาก \bar{C} ใน (II) และเมื่อ \bar{U} เป็นตามสมการที่ (2.6) คือ $(rank \begin{bmatrix} U \\ C \end{bmatrix} = n, U \in \mathbb{R}^{(n-p) \times n})$ สามารถเลือก \bar{U} เป็น $\bar{U} = \begin{bmatrix} I_{n-p} & -L \end{bmatrix}$

(IV) เมื่อเลือกค่า \bar{U} ได้แล้วเขียน สมการ ใหม่ได้เป็น

$$\begin{aligned} \begin{bmatrix} \hat{A} & \hat{B} \\ \hat{C} & \hat{D} \end{bmatrix} &= \begin{bmatrix} I_{n-p} & -L \\ & I_n \end{bmatrix} \begin{bmatrix} \bar{A} \\ \bar{B} \\ \bar{C} \\ \bar{D} \end{bmatrix} \begin{bmatrix} I_{n-p} & -L \\ O & I_p \end{bmatrix}^{-1} \\ &= \begin{bmatrix} \bar{A}_{11} - L\bar{A}_{21} & \bar{A}_{12} - L\bar{A}_{22} \\ I_{n-p} & O \\ O & I_p \end{bmatrix} \begin{bmatrix} I_{n-p} & L \\ O & I_p \end{bmatrix} \end{aligned}$$

ดังนั้นจึงสามารถเขียนได้ว่า

$$\hat{A} = \bar{A}_{11} - L\bar{A}_{21} \quad (2.16)$$

เอกสารนี้เป็นเอกสารที่สงวนไว้สำหรับการใช้งานเพื่อการศึกษาเท่านั้น ไม่อนุญาตให้นำไปใช้ประโยชน์ด้านการค้าไม่ว่ากรณีใดๆ ทั้งสิ้น อีกทั้งห้ามมิให้ตัดแปลงเนื้อหาและต้องอ้างอิงถึงเจ้าของเอกสารทุกครั้งที่มีการนำไปใช้

$$\hat{B} = \bar{A}_{11}L - L\bar{A}_{21}L + \bar{A}_{12} - L\bar{A}_{22} \quad (2.17)$$

$$\begin{bmatrix} \hat{C} \\ \hat{D} \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} I_{n-p} & L \\ O & I_p \end{bmatrix} \quad (2.18)$$

$$\hat{J} = \bar{B}_1 - L\bar{B}_2 \quad (2.19)$$

และถ้า (\bar{A}, \bar{C}) ได้แล้ว แล้ว เวกเตอร์แถวข้าง ตัวแรก ของ n-p มีอิสระเชิงเส้น และ

$$\text{rank} \begin{pmatrix} \bar{C} \\ \bar{C}\bar{A} \\ \bar{C}\bar{A}^2 \\ \vdots \\ \bar{C}\bar{A}^{n-1} \end{pmatrix} = \text{rank} \begin{pmatrix} O & I_p \\ \bar{A}_{21} & \bar{A}_{22} \\ \bar{A}_{21}\bar{A}_{11} + \bar{A}_{22}\bar{A}_{21} & \bar{A}_{21}\bar{A}_{22} + \bar{A}_{22}^2 \\ \vdots & \vdots \end{pmatrix} = n$$

จะได้ว่า $(\bar{A}_{21}, \bar{A}_{11})$ observable ด้วย ดังนั้นจึงสามารถเลือกค่า L ให้ \hat{A} มีค่ารากได้ตามต้องการ

(V) เนื่องจาก $(\hat{A}, \hat{B}, \hat{C}, \hat{D}, \hat{J})$ เป็นตัวสังเกตสถานะของ $(\bar{A}, \bar{B}, \bar{C})$ ซึ่งเอาต์พุต คือ \hat{x} โดยที่ \hat{x} คือ ค่าประมาณของสถานะ x ใน (A,B,C) เมื่อ $T\hat{x} \rightarrow x$ เมื่อ $t \rightarrow \infty$ ดังนั้นค่าพารามิเตอร์ ตัวสังเกตสถานะของ (A,B,C) เป็น

$$\hat{A} = \bar{A}, \hat{B} = \bar{B}, \hat{C} = T\bar{C}, \hat{D} = T\bar{D}, \hat{J} = \bar{J}$$

2.4 การป้อนกลับสถานะ(State Feedback)

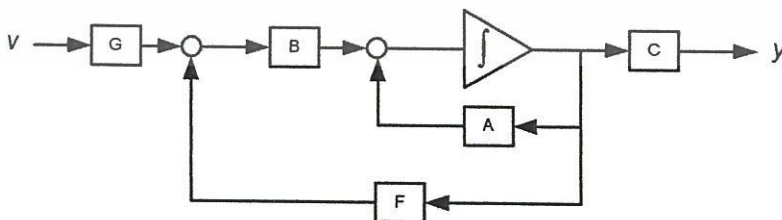
จากสมการสถานะ $\dot{x} = Ax + Bu$ และ $y = Cx$ เราต้องการทำการป้อนกลับสถานะของระบบโดยที่ค่าของการป้อนกลับคือ Fx และค่าการป้อนเข้าคือ Gv โดยที่จะกำหนดให้

$$u = Fx + Gv \quad (2.20)$$

ดังนั้นเราจะเขียนสมการสถานะใหม่ได้เป็น

$$\begin{aligned} \dot{x} &= Ax + B(Fx + Gv) \\ &= (A + BF)x + BGv \\ y &= Cx \end{aligned}$$

ซึ่งจะเห็นได้ว่าค่าของ (A, B, C) จะเปรียบได้กับค่าของ $(A + BF, BG, C)$

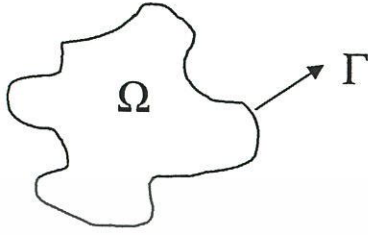


รูปที่ 2.7 แสดงการป้อนกลับสถานะ

เอกสารนี้เป็นเอกสารที่สงวนไว้สำหรับการใช้งานเพื่อการศึกษาเท่านั้น ไม่อนุญาตให้นำไปใช้ประโยชน์ด้านการค้า ไม่ว่ากรณีใดๆ ทั้งสิ้น อีกทั้งห้ามมิให้ตัดแปลงเนื้อหาและต้องอ้างอิงถึงเจ้าของเอกสารทุกครั้งที่มีการนำไปใช้

2.5 ระเบียบวิธีไฟไนต์เอลิเมนต์(Finite Element Method)

เป็นวิธีการหาคำตอบของสมการอนุพันธ์โดยการประมาณค่าของฟังก์ชัน โดยจะมีรายละเอียดดังนี้



รูปที่ 2.8 แสดงโดเมน Ω โดยมี Γ เป็นขอบเขต

ในปัญหาสมการอนุพันธ์มีความจำเป็นที่จะต้องหาคำตอบให้สอดคล้องกับค่าเงื่อนไขขอบเขต (Boundary condition) ถ้าหากเราต้องการที่จะประมาณค่าของฟังก์ชัน Φ ในโดเมน Ω มีขอบเขต Γ ค่าประมาณของฟังก์ชัน Φ นี้ จะต้องมีค่าเท่ากับค่าของ Φ ที่สอดคล้องกับขอบเขต Γ

ถ้าสามารถหาค่าฟังก์ชัน ψ ใด ๆ ที่มีค่าบน Γ เท่ากับค่าของฟังก์ชัน Φ บน Γ นั่นคือ $\psi|_{\Gamma} = \Phi|_{\Gamma}$ และถ้าสามารถหาเซตของ independent trial functions $\{N_m; m=1,2,3,\dots\}$ โดยที่ $N_m|_{\Gamma} = 0$ สำหรับทุก ๆ ค่าของ m เราจะสามารถประมาณค่าของจุดทุก ๆ จุดใน Ω ได้ โดยเราจะประมาณค่าของ Φ โดย

$$\Phi \simeq \hat{\Phi} = \psi + \sum_{m=1}^M a_m N_m \quad (2.21)$$

โดย $a_m (m=1,2,\dots,M)$ เป็นพารามิเตอร์ที่จะคำนวณเพื่อให้การประมาณค่ามีค่าที่ดีที่สุด และ trial function นี้จะเรียกเป็น Shape หรือ Basis function

ψ และ trial function set นี้จะถูกนิยามขึ้นในลักษณะที่ $\hat{\Phi}|_{\Gamma}$ มีค่าเท่ากับ $\Phi|_{\Gamma}$ ไม่ว่าค่าของพารามิเตอร์ a_m จะมีค่าเท่าใด

Trial function set ควรจะเลือกมาในลักษณะที่ความถูกต้องของการประมาณค่าจะเพิ่มขึ้นเมื่อค่าของ M เพิ่มขึ้น ในลักษณะที่ $\psi + \sum_{m=1}^M a_m N_m$ สามารถแสดงฟังก์ชันใด ๆ Φ ได้โดยที่ $\Phi|_{\Gamma} = \psi|_{\Gamma}$ เมื่อ $M \rightarrow \infty$ ซึ่งจะเรียกว่า completeness requirement

การประมาณค่า function เราจำเป็นต้องหาค่าพารามิเตอร์ของ a_m ใน (2.21) โดยจะสามารถทำได้หลาย ๆ วิธี เช่นวิธี Weighted Residual Approximation

2.6 ระเบียบวิธีเวทเรซิดวล

เป็นวิธีการหาค่าของพารามิเตอร์ a_m ในสมการ (2.21) เราจะกำหนดให้ error หรือจะเรียกว่า residual เป็น R_Ω ในการประมาณค่าโดย

$$R_\Omega = \Phi - \hat{\Phi} \quad \text{โดย } R_\Omega \text{ เป็นฟังก์ชันของตำแหน่งบน } \Omega$$

ในความพยายามที่จะลด residual บนทุก ๆ จุดบนโดเมน Ω เราจะพยายามให้อินทิกรัลของ error รอบ Ω ที่ถ่วงน้ำหนักแบบต่าง ๆ กันให้เป็นศูนย์ นั่นคือเราพยายามที่จะทำให้

$$\int_{\Omega} W_l (\Phi - \hat{\Phi}) d\Omega \equiv \int_{\Omega} W_l R_\Omega d\Omega = 0 \quad ; l = 1, 2, \dots, M \quad (2.22)$$

โดย $\{W_l; l = 1, 2, 3, \dots\}$ เป็น เซตของ independent weighting functions

และความต้องการที่จะให้ $\Phi \rightarrow \hat{\Phi}$ เมื่อ $M \rightarrow \infty$ สามารถแสดงได้ในลักษณะที่ 1 สอดคล้องกับสมการ (2.22) เมื่อ $M \rightarrow \infty$ ซึ่งจะเป็นจริงได้ก็ต่อเมื่อ $R_\Omega \rightarrow 0$ ที่ทุก ๆ จุดในโดเมนที่ต้องการ

ในการแทนค่า $\hat{\Phi}$ ในสมการที่ (2.22) โดยค่าในสมการที่ (2.21) เราจะได้ระบบสมการเชิงเส้นที่ไม่รู้ค่าเป็น a_m ซึ่งจะเขียนระบบสมการนี้ได้เป็น

$$Ka = f$$

โดยจะแสดงค่าต่าง ๆ ได้จาก

จากสมการ(1) ; $\Phi \simeq \hat{\Phi} = \psi + \sum_{m=1}^M a_m N_m$ เมื่อแทนค่าลงในสมการที่(2.22) แล้วจะได้

$$\begin{aligned} \int_{\Omega} W_l \left(\Phi - \psi - \sum_{m=1}^M a_m N_m \right) d\Omega &= 0 \\ \int_{\Omega} W_l (\Phi - \psi) d\Omega - \int_{\Omega} W_l \sum_{m=1}^M a_m N_m d\Omega &= 0 \\ \int_{\Omega} W_l (\Phi - \psi) d\Omega &= \int_{\Omega} W_l \sum_{m=1}^M a_m N_m d\Omega \end{aligned}$$

ซึ่งจาก $\int_{\Omega} W_l \sum_{m=1}^M a_m N_m d\Omega$ เราจะได้ $\sum_{m=1}^M a_m N_m = a_1 N_1 + a_2 N_2 + \dots + a_M N_M$

ดังนั้น

$$\int_{\Omega} W_l \sum_{m=1}^M a_m N_m d\Omega = \int_{\Omega} W_l a_1 N_1 + W_l a_2 N_2 + \dots + W_l a_M N_M d\Omega$$

$$\int_{\Omega} W_l \sum_{m=1}^M a_m N_m d\Omega = \left[\int_{\Omega} W_l N_1 d\Omega \quad \int_{\Omega} W_l N_2 d\Omega \quad \dots \quad \int_{\Omega} W_l N_M d\Omega \right] \begin{bmatrix} a_1 \\ a_2 \\ \vdots \\ a_M \end{bmatrix}$$

ซึ่งจะได้ $K_{lm} = \int_{\Omega} W_l N_m d\Omega$ โดยที่ $l \geq 1, m < M$

เอกสารนี้เป็นเอกสารที่สงวนไว้สำหรับการใช้งานเพื่อการศึกษาเท่านั้น ไม่อนุญาตให้นำไปใช้ประโยชน์ด้านการค้าไม่ว่ากรณีใดๆ ทั้งสิ้น อีกทั้งห้ามมิให้ตัดแปลงเนื้อหาและต้องอ้างอิงถึงเจ้าของเอกสารทุกครั้งที่มีการนำไปใช้

$$a = \begin{bmatrix} a_1 \\ a_2 \\ \vdots \\ a_M \end{bmatrix}$$

และ $f_l = \int_{\Omega} W_l (\Phi - \psi) d\Omega, 1 \leq l \leq M$

2.7 ทฤษฎีของกาเลอจิน(The Galerkin Method)

เป็นการเลือกใช้ trial function เป็น weighting function เองนั่นคือ

$$W_l = N_l$$

สำหรับในโดเมน 1-มิติ

$$K_{lm} = \int_{\Omega} N_l N_m dx$$

และ $f_l = \int_{\Omega} N_l (\Phi - \psi) dx$

ซึ่งในวิธีนี้จะมีข้อดีคือ จะได้ K ที่เป็น Symmetric Matrix

2.8 ทฤษฎีของ Gram-Schmidt Orthonormalization Process

Gram Schmidt Theory เป็นทฤษฎีที่สร้าง Orthonormal Set จาก independent set ที่ไม่ตั้งฉากกัน เช่น เมื่อให้ $W = \{w_1, w_2, \dots, w_m\}$ เราจะสร้าง Orthonormal Set $V = \{\phi_1, \phi_2, \dots, \phi_m\}$ จาก W โดยใช้ทฤษฎีของ Gram-Schmidt โดยให้เราพิจารณา W เป็นเซตของเวกเตอร์ จะทำให้เข้าใจได้มากขึ้นคือ เมื่อแปลงค่าของ $W = \{w_1, w_2, \dots, w_m\}$ จะได้เป็นเซตของ $V = \{\phi_1, \phi_2, \dots, \phi_m\}$ ที่เป็น ยูนิทเวกเตอร์ที่ตั้งฉากกันดังรูป



รูปที่ 2.9 แสดงการแปลงค่าของเวกเตอร์ โดยใช้ทฤษฎีของ Gram-Schmidt

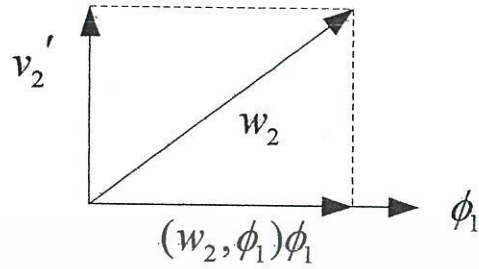
ขั้นที่ 1 เราจะทำการทำให้ w_1 เป็นยูนิทเวกเตอร์เพื่อใช้เป็นเวกเตอร์อ้างอิงซึ่งจะได้

$$\phi_1 = \frac{w_1}{\|w_1\|} \text{ ได้รูปเป็น}$$

$$\phi_1 = \frac{w_1}{\|w_1\|}$$

เอกสารนี้เป็นเอกสารที่สงวนไว้สำหรับการใช้งานเพื่อการศึกษาเท่านั้น ไม่อนุญาตให้นำไปใช้ประโยชน์ด้านการค้า ไม่ว่ากรณีใดๆ ทั้งสิ้น อีกทั้งห้ามมิให้ตัดแปลงเนื้อหาและต้องอ้างอิงถึงเจ้าของเอกสารทุกครั้งที่มีการนำไปใช้

ขั้นที่ 2 หาค่า ϕ_2 จากโปรเจกชันของ w_2 ลง ϕ_1 ดังรูป



$$w_2 = v_2' + (w_2, \phi_1)\phi_1$$

$$v_2' = w_2 - (w_2, \phi_1)\phi_1$$

v_2' เป็นเวกเตอร์ที่ตั้งฉากกับ ϕ_1 แต่ยังไม่เป็นยูนิตเวกเตอร์ ดังนั้น

$$\phi_2 = \frac{v_2'}{\|v_2'\|}$$

ซึ่งในการหาค่า ϕ ตัวใดๆ นั้นก็จะใช้หลักการตั้งที่กล่าวมาแล้ว ซึ่งมีรูปแบบทั่วไปดังนี้

$$\phi_{k+1} = \frac{w_{k+1} - (w_{k+1}, \phi_1)\phi_1 - (w_{k+1}, \phi_2)\phi_2 - \dots - (w_{k+1}, \phi_k)\phi_k}{\|w_{k+1} - (w_{k+1}, \phi_1)\phi_1 - (w_{k+1}, \phi_2)\phi_2 - \dots - (w_{k+1}, \phi_k)\phi_k\|}$$

บทที่ 3

การทดลองและผลการทดลอง

3.1 การทดลองศึกษาการควบคุมป้อนกลับโดยใช้ตัวสังเกตสถานะของระบบ

จากสมการสถานะของระบบ

$$\dot{x}(t) = \begin{bmatrix} -5 & 1 & 0 \\ 2 & -3 & 1 \\ 0 & 1 & -2 \end{bmatrix} x(t) + \begin{bmatrix} 2 \\ 0 \\ 0 \end{bmatrix} u(t), \quad x(0) = \begin{bmatrix} 1 \\ 0 \\ 0 \end{bmatrix}$$

$$y(t) = [0 \ 0 \ 1]x(t)$$

ต้องการควบคุมระบบ(Regulator)ที่มีโพลเป็น $-5 \pm j1, -6$ แต่สามารถตรวจวัดสถานะได้เพียง 1 ตัวเท่านั้นจึงใช้ ตัวสังเกตสถานะชนิดที่รู้ค่าสถานะบางส่วน(Reduce Order Observer) แทนโดยกำหนดให้โพลของตัวสังเกตสถานะเป็น $-7, -8$

โดยใช้รูปแบบการลดมิติของโกพินาธ(Gopinath's Algorithm)เพื่อหาค่าสถานะที่ยังไม่ทราบค่าและป้อนกลับสถานะโดยใช้ตัวสังเกตสถานะตามขั้นตอนดังนี้

1. สร้างเมตริกซ์ T จาก

$$T^{-1} = \begin{bmatrix} C^\# \\ C \end{bmatrix}$$

สร้างเมตริกซ์ $C^\#$ โดยกำหนดให้

$$C^\# = \begin{bmatrix} 1 & 1 & 1 \\ 1 & 0 & 1 \end{bmatrix}$$

ได้

$$T^{-1} = \begin{bmatrix} 1 & 1 & 1 \\ 1 & 0 & 1 \\ 0 & 0 & 1 \end{bmatrix} \Rightarrow T = \begin{bmatrix} 0 & 1 & -1 \\ 1 & -1 & 1 \\ 0 & 0 & 1 \end{bmatrix}$$

และ $\text{rank}(T^{-1}) = \text{rank}(T) = 3$

2. แปลงระบบเสมือนโดยหาค่า

$$\bar{A} = T^{-1}AT = \begin{bmatrix} 1 & 1 & 1 \\ 1 & 0 & 1 \\ 0 & 0 & 1 \end{bmatrix} \begin{bmatrix} -5 & 1 & 0 \\ 2 & -3 & 1 \\ 0 & 1 & -2 \end{bmatrix} \begin{bmatrix} 0 & 1 & -1 \\ 1 & -1 & 1 \\ 0 & 0 & 1 \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} -1 & -2 & 2 \\ 2 & -7 & 3 \\ 1 & -1 & -2 \end{bmatrix}$$

$$\bar{B} = T^{-1}B = \begin{bmatrix} 1 & 1 & 1 \\ 1 & 0 & 1 \\ 0 & 0 & 1 \end{bmatrix} \begin{bmatrix} 2 \\ 0 \\ 0 \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} 2 \\ 2 \\ 0 \end{bmatrix}$$

เอกสารนี้เป็นเอกสารที่สงวนไว้สำหรับการใช้งานเพื่อการศึกษาเท่านั้น ไม่อนุญาตให้นำไปใช้ประโยชน์ด้านการค้า
ไม่ว่ากรณีใดๆ ทั้งสิ้น อีกทั้งห้ามมิให้ตัดแปลงเนื้อหาและต้องอ้างอิงถึงเจ้าของเอกสารทุกครั้งที่มีการนำไปใช้

$$\bar{C} = CT = [0 \ 0 \ 1] \begin{bmatrix} 0 & 1 & -1 \\ 1 & -1 & 1 \\ 0 & 0 & 1 \end{bmatrix} = [0 \ 0 \ 1]$$

3. กำหนดตัวแปลง \bar{U} โดยที่ $\bar{U} = [I_{n-p} \ -L] = [I_{2 \times 2} \ -L]$

ได้ว่า $\bar{U} = \begin{bmatrix} 1 & 0 & -l_1 \\ 0 & 1 & -l_2 \end{bmatrix}$

4. หาค่าระบบเสมือนจาก

$$\hat{A} = \bar{A}_{11} - L\bar{A}_{21}$$

$$\hat{B} = \bar{A}_{11}I - I\bar{A}_{21}I + \bar{A}_{12} - I\bar{A}_{22}$$

$$\begin{bmatrix} \hat{C} & \hat{D} \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} I_{n-p} & L \\ O & I_p \end{bmatrix}$$

$$\hat{J} = \bar{B}_1 - L\bar{B}_2$$

เมื่อค่า

$$\bar{A}_{11} = \begin{bmatrix} -1 & -2 \\ 2 & -7 \end{bmatrix}, \bar{A}_{12} = \begin{bmatrix} 2 \\ 3 \end{bmatrix}$$

$$\bar{A}_{21} = \begin{bmatrix} 1 & -1 \end{bmatrix}, \bar{A}_{22} = \begin{bmatrix} -2 \end{bmatrix}$$

ดังนั้น

$$\hat{A} = \begin{bmatrix} -1 & -2 \\ 2 & -7 \end{bmatrix} - \begin{bmatrix} l_1 \\ l_2 \end{bmatrix} \begin{bmatrix} 1 & -1 \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} -1-l_1 & -2+l_1 \\ -2+l_2 & -7+l_2 \end{bmatrix}$$

แล้วได้ว่า

$$\begin{aligned} \det(\lambda I - \hat{A}) &= \begin{vmatrix} \lambda & 0 \\ 0 & \lambda \end{vmatrix} - \begin{vmatrix} -1-l_1 & -2+l_1 \\ 2-l_2 & -7+l_2 \end{vmatrix} = \begin{vmatrix} \lambda+1+l_1 & 2-l_1 \\ -2+l_2 & \lambda+7-l_2 \end{vmatrix} \\ &= (\lambda+1+l_1)(\lambda+7-l_2) - (-2+l_1)(2-l_2) \\ &= \lambda^2 + (1+l_1+7-l_2)\lambda + (1+l_1)(7-l_2) - (2-l_1)(-2+l_2) \\ &= \lambda^2 + (8+l_1-l_2)\lambda + (1+l_1)(7-l_2) - (2-l_1)(-2+l_2) \end{aligned}$$

เมื่อเลือกโพลของระบบเป็น -7, -8 จะได้

$$\det(\lambda I - \hat{A}) = (\lambda+7)(\lambda+8) = \lambda^2 + 15\lambda + 56$$

ดังนั้น

$$\lambda^2 + 15\lambda + 56 = \lambda^2 + (8+l_1-l_2)\lambda + (1+l_1)(7-l_2) - (2-l_1)(-2+l_2)$$

แก้สมการได้

$$L = \begin{bmatrix} 12 \\ 5 \end{bmatrix}$$

5. ได้ว่า

$$\hat{A} = \begin{bmatrix} -13 & 10 \\ -3 & -2 \end{bmatrix}, \hat{B} = \begin{bmatrix} -80 \\ -33 \end{bmatrix}, \hat{C} = \begin{bmatrix} 1 & 0 \\ 0 & 1 \\ 0 & 0 \end{bmatrix}, \hat{D} = \begin{bmatrix} 12 \\ 5 \\ 1 \end{bmatrix}, \hat{J} = \begin{bmatrix} 2 \\ 2 \end{bmatrix}, \bar{U} = \begin{bmatrix} 1 & 0 & -12 \\ 0 & 1 & -5 \end{bmatrix}$$

6. จากสมการการแปลงตัวตั้งเกิดสถานะจริง

$$\dot{z}(t) = \hat{A}z(t) + \hat{B}z(t) + \hat{J}u(t)$$

ดังนั้น

$$\dot{z}(t) = \begin{bmatrix} -13 & 10 \\ -3 & -2 \end{bmatrix} z(t) + \begin{bmatrix} -80 \\ -33 \end{bmatrix} z(t) + \begin{bmatrix} 2 \\ 2 \end{bmatrix} u(t)$$

7. จากสมการการตรวจวัดค่าสถานะที่ยังไม่ทราบค่า

$$\hat{x}(t) = \hat{C}z(t) + \hat{D}y(t)$$

ได้ว่า

$$\hat{x}(t) = \begin{bmatrix} 1 & 0 \\ 0 & 1 \\ 0 & 0 \end{bmatrix} z(t) + \begin{bmatrix} 12 \\ 5 \\ 1 \end{bmatrix} y(t)$$

8. เขียนสมการการสังเกตสถานะจริงกับสถานะสังเกตได้เป็น

$$\begin{bmatrix} \dot{x}(t) \\ \dot{z}(t) \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} A & 0 \\ \hat{B}C & \hat{A} \end{bmatrix} \begin{bmatrix} x(t) \\ z(t) \end{bmatrix} + \begin{bmatrix} B \\ \hat{J} \end{bmatrix} u(t)$$

$$\begin{bmatrix} \dot{x}_1(t) \\ \dot{x}_2(t) \\ \dot{x}_3(t) \\ \dot{z}_1(t) \\ \dot{z}_2(t) \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} -5 & 1 & 0 & 0 & 0 \\ 2 & -3 & 1 & 0 & 0 \\ 0 & 1 & -2 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & -80 & -13 & 10 \\ 0 & 0 & -33 & -3 & -2 \end{bmatrix} \begin{bmatrix} x_1(t) \\ x_2(t) \\ x_3(t) \\ z_1(t) \\ z_2(t) \end{bmatrix} + \begin{bmatrix} 2 \\ 0 \\ 0 \\ 2 \\ 2 \end{bmatrix} u(t)$$

9. ทำการป้อนกลับสถานะโดยใช้ตัวสังเกตสถานะจาก

$$u = -f \hat{x}$$

ใช้ตัวป้อนกลับที่มีค่าโพลเป็น $-5 \pm j1, -6$ จากสมการคุณลักษณะของการป้อนกลับ

$$\text{สถานะ } \det(sI - A - BF) = 0$$

$$\text{ให้ } F = [f_1 \quad f_2 \quad f_3]$$

แล้ว

$$A + BF = \begin{bmatrix} 2f_1 - 5 & 2f_2 + 1 & 2f_3 \\ 2 & -3 & 1 \\ 0 & 1 & -2 \end{bmatrix}$$

ดังนั้น

เอกสารนี้เป็นเอกสารที่สงวนไว้สำหรับการใช้งานเพื่อการศึกษาเท่านั้น ไม่อนุญาตให้นำไปใช้ประโยชน์ด้านการค้า
ไม่ว่ากรณีใดๆ ทั้งสิ้น อีกทั้งห้ามมิให้ตัดแปลงเนื้อหาและต้องอ้างอิงถึงเจ้าของเอกสารทุกครั้งที่มีการนำไปใช้

$$\det(sI - A - BF) = s^3 + (-2f_1 + 10)s^2 + (-10f_1 - 4f_2 + 28)s + (f_1 - 8f_2 - 4f_3 + 21) = 0$$

และค่าโพลที่ต้องการคือ $-5 \pm j1, -6$ ดังนั้น

$$(s + 5 + j)(s + 5 - j)(s + 6) = s^3 + (-2f_1 + 10)s^2 + (-10f_1 - 4f_2 + 28)s + (f_1 - 8f_2 - 4f_3 + 21)$$

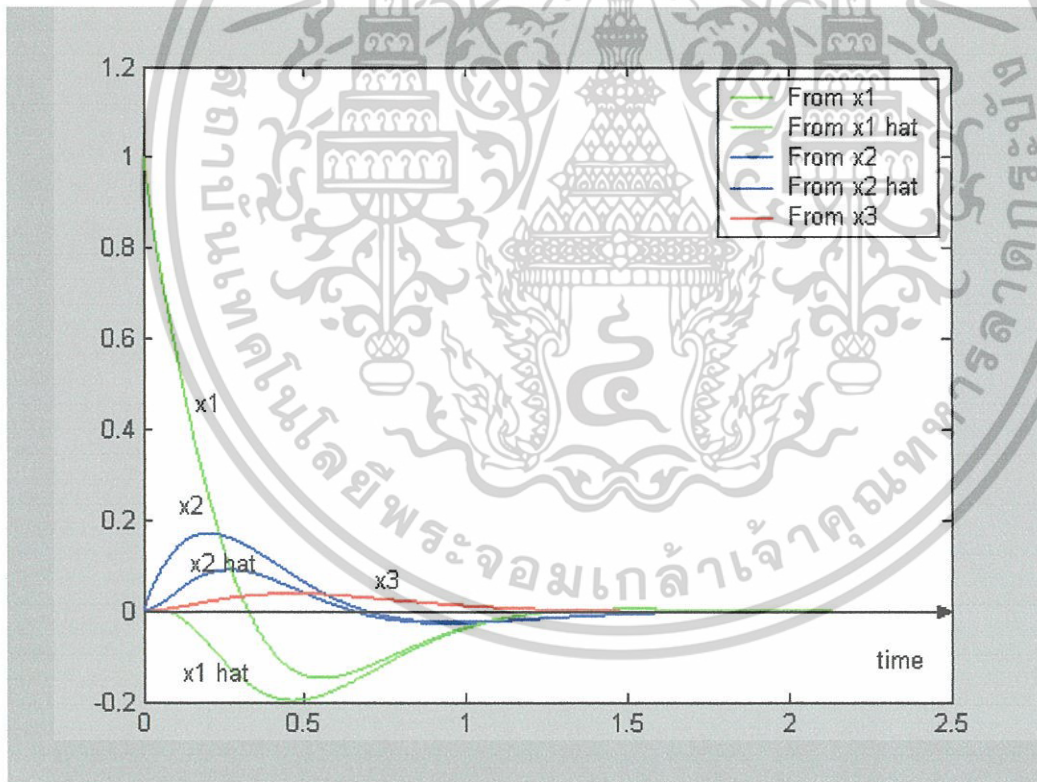
ดังนั้นได้ค่า F เป็น $F = [-3 \quad -7 \quad -20.5]$

10. เมื่อป้อนกลับสถานะจะได้สมการการป้อนกลับสถานะจริงซึ่งมีความสัมพันธ์กับสถานะสังเกตเป็น

$$\begin{bmatrix} \dot{x}(t) \\ \dot{z}(t) \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} A + BF\hat{D}C & BF\hat{C} \\ \hat{B}C + \hat{J}F\hat{D}C & \hat{A} + \hat{J}F\hat{C} \end{bmatrix} \begin{bmatrix} x(t) \\ z(t) \end{bmatrix}$$

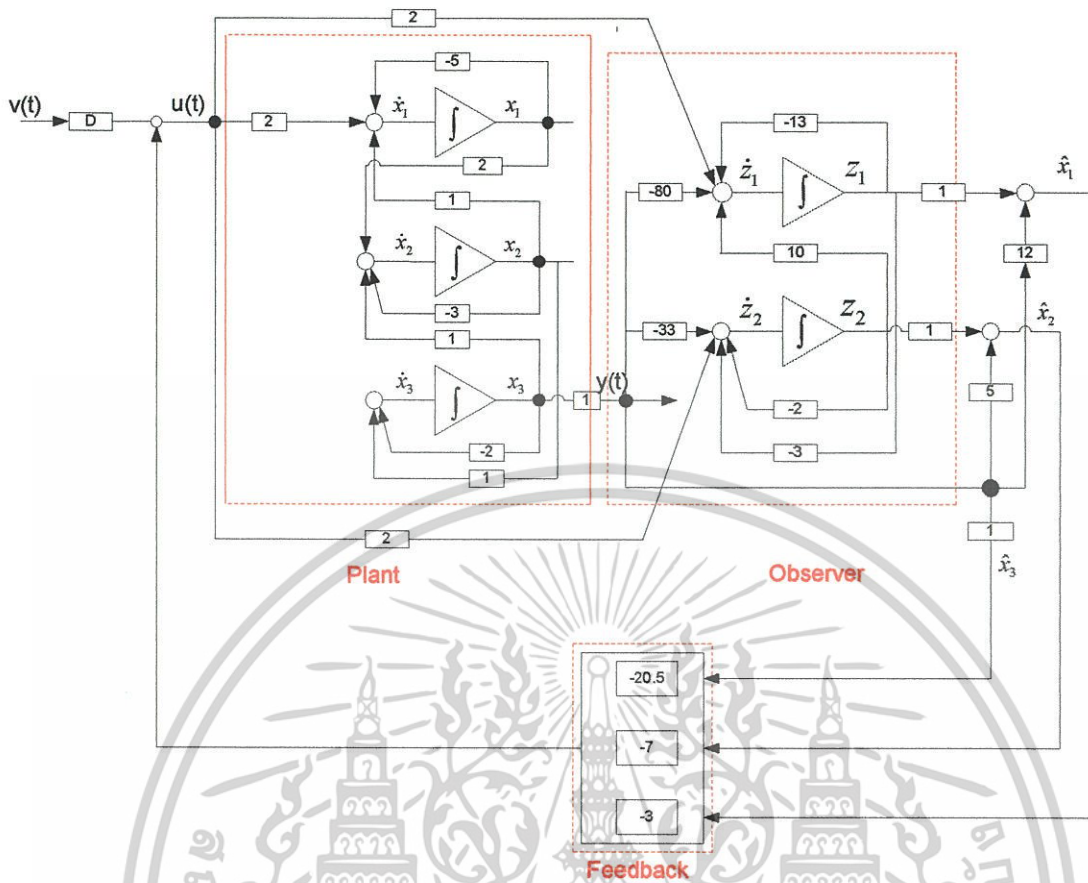
$$\begin{bmatrix} \dot{x}_1(t) \\ \dot{x}_2(t) \\ \dot{x}_3(t) \\ \dot{z}_1(t) \\ \dot{z}_2(t) \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} -5 & 1 & -163 & -14 & 8 \\ 2 & -3 & 1 & 0 & 0 \\ 0 & 1 & -2 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & -243 & -27 & 18 \\ 0 & 0 & -196 & -17 & 6 \end{bmatrix} \begin{bmatrix} x_1(t) \\ x_2(t) \\ x_3(t) \\ z_1(t) \\ z_2(t) \end{bmatrix}$$

วาดกราฟแสดงการเปลี่ยนแปลงของค่า x และ \hat{x}



รูปที่ 3.1 แสดงการเปลี่ยนแปลงของค่า x และ \hat{x} เมื่อเทียบกับเวลา

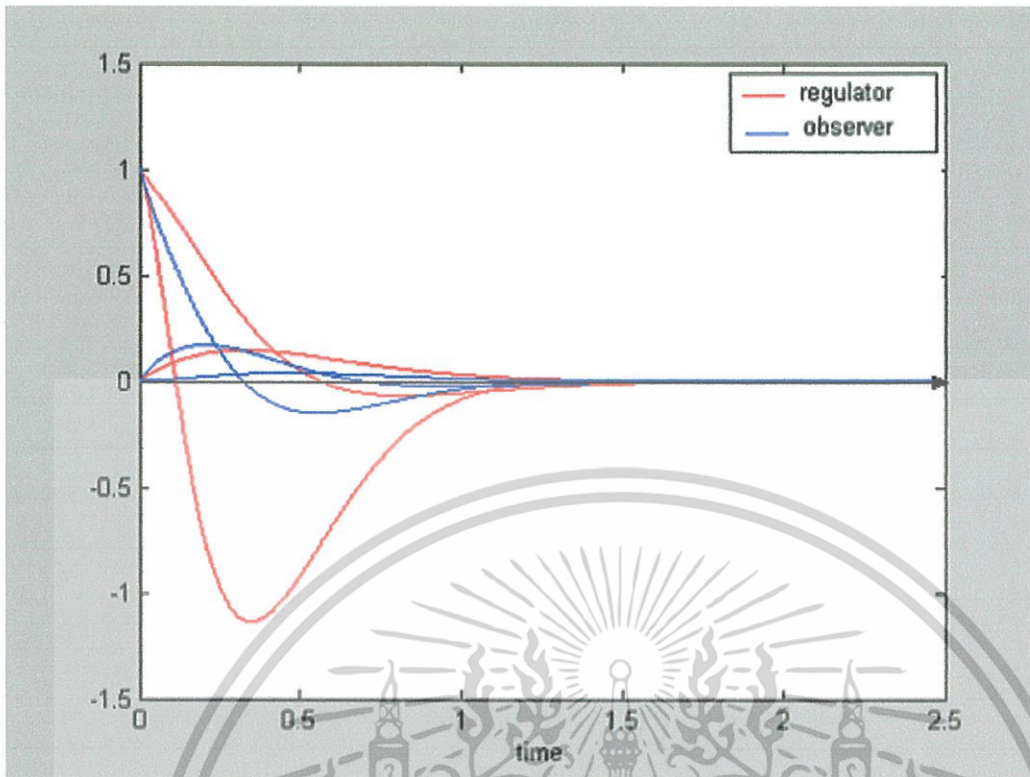
เอกสารนี้เป็นเอกสารที่สงวนไว้สำหรับการใช้งานเพื่อการศึกษาเท่านั้น ไม่อนุญาตให้นำไปใช้ประโยชน์ด้านการค้า
ไม่ว่ากรณีใดๆ ทั้งสิ้น อีกทั้งห้ามมิให้ตัดแปลงเนื้อหาและต้องอ้างอิงถึงเจ้าของเอกสารทุกครั้งที่มีการนำไปใช้



รูปที่ 3.2 แสดงการป้อนกลับสถานะโดยใช้ตัวสังเกต

และเมื่อนำค่าการเปลี่ยนแปลงสถานะนี้ไปเปรียบเทียบกับผลจากการควบคุม โดยใช้ Regulator ในปริภูมิเฟส ปีการศึกษา 2545 จะเห็นว่ามีค่าใกล้เคียงกันมาก นั่นคือเราสามารถให้ ตัวสังเกตสถานะเป็นตัวควบคุมระบบได้เหมือนกับ Regulator ตามทฤษฎี นอกจากนี้ยังสามารถนำไปใช้กับระบบที่เราไม่สามารถตรวจวัดสถานะได้ทั้งหมดด้วย

เอกสารนี้เป็นเอกสารที่สงวนไว้สำหรับการใช้งานเพื่อการศึกษาเท่านั้น ไม่อนุญาตให้นำไปใช้ประโยชน์ด้านการค้า ไม่ว่ากรณีใดๆ ทั้งสิ้น อีกทั้งห้ามมิให้ตัดแปลงเนื้อหาและต้องอ้างอิงถึงเจ้าของเอกสารทุกครั้งที่มีการนำไปใช้



รูปที่ 3.3 แสดงกราฟเปรียบเทียบการเปลี่ยนแปลงค่าตัวแปรระหว่าง Regulator กับ Observer

3.2 การทดลองศึกษาการควบคุมการกระจายค่าตัวแปร(ระบบการกระจายอุณหภูมิบนแท่งตัวนำ)

จากสมการการกระจายอุณหภูมิบนพื้นผิวของแท่งตัวนำ (Heat Equation) มีสมการตั้งต้นคือ

$$L(u) = \frac{\partial u}{\partial t} - \Delta u + q(x)u = \sum_{j=1}^m g_j(x)f_j(t) \quad (3.1)$$

เมื่อ $f(t)$ คืออินพุตควบคุม โดยเงื่อนไขเริ่มต้นเป็น

$$\begin{aligned} u(x, 0) &= u_0(x) \\ u(0, t) &= 0, x \in S, t > 0 \end{aligned}$$

ในการหาคำตอบประมาณ $u^n(x, t)$ ซึ่งเกี่ยวข้องกับ Complete sequence function $\phi_1(x), \dots, \phi_n(x)$, $(\phi_i, \phi_j) = \delta_{ij}$ ซึ่งได้คำตอบ $u^n(x, t) = \sum_{i=1}^n e_i(t)\phi_i(x)$ เมื่อ $e_i(t)$ เป็นฟังก์ชันที่หาได้จากสมการ

$$(\phi_k, L(u^n) - \sum_{j=1}^m g_j f_j) = 0 \quad (3.2)$$

โดยที่ค่าของ $u^n = e_1\phi_1 + \dots + e_n\phi_n$ เมื่อนำค่าของ u^n แทนลงในสมการตั้งต้นได้เป็น

เอกสารนี้เป็นเอกสารที่สงวนไว้สำหรับการใช้งานเพื่อการศึกษาเท่านั้น ไม่อนุญาตให้นำไปใช้ประโยชน์ด้านการค้า ไม่ว่ากรณีใดๆ ทั้งสิ้น อีกทั้งห้ามมิให้ตัดแปลงเนื้อหาและต้องอ้างอิงถึงเจ้าของเอกสารทุกครั้งที่มีการนำไปใช้

$$\begin{aligned} L(u^n) &= \frac{\partial [e_1\phi_1 + \dots + e_n\phi_n]}{\partial t} - \Delta[e_1\phi_1 + \dots + e_n\phi_n] + q(x)[e_1\phi_1 + \dots + e_n\phi_n] \\ &= \dot{e}_1\phi_1 + \dots + \dot{e}_n\phi_n - \Delta[e_1\phi_1 + \dots + e_n\phi_n] + q(x)[e_1\phi_1 + \dots + e_n\phi_n] \end{aligned}$$

เมื่อแทนค่าลงใน สมการที่ 3.2 แล้ว

$$(\phi_k, [(\dot{e}_1\phi_1 + \dots + \dot{e}_n\phi_n) - \Delta(e_1\phi_1 + \dots + e_n\phi_n) + q(x)(e_1\phi_1 + \dots + e_n\phi_n)]) - \sum_{j=1}^m g_j f_j = 0$$

$$(\phi_k, [(\dot{e}_1\phi_1 + \dots + \dot{e}_n\phi_n)]) - (\phi_k, \Delta(e_1\phi_1 + \dots + e_n\phi_n)) + (\phi_k, q(x)(e_1\phi_1 + \dots + e_n\phi_n)) - (\phi_k, \sum_{j=1}^m g_j f_j) = 0$$

$$(\phi_k, [(\dot{e}_1\phi_1 + \dots + \dot{e}_n\phi_n)]) = (\phi_k, (\Delta(e_1\phi_1 + \dots + e_n\phi_n) - q(x)(e_1\phi_1 + \dots + e_n\phi_n))) + (\phi_k, \sum_{j=1}^m g_j f_j)$$

พิจารณาที่พจน์ $(\phi_k, [(\dot{e}_1\phi_1 + \dots + \dot{e}_n\phi_n)])$ จะได้ว่า

$$\begin{aligned} (\phi_k, (\dot{e}_1\phi_1 + \dots + \dot{e}_n\phi_n)) &= (\phi_k, \dot{e}_1\phi_1) + (\phi_k, \dot{e}_2\phi_2) + \dots + (\phi_k, \dot{e}_n\phi_n) \\ &= \dot{e}_1(\phi_k, \phi_1) + \dot{e}_2(\phi_k, \phi_2) + \dots + \dot{e}_n(\phi_k, \phi_n) \\ &= \dot{e}_k \end{aligned}$$

พิจารณาที่พจน์ $(\phi_k, (\Delta(e_1\phi_1 + \dots + e_n\phi_n) - q(x)(e_1\phi_1 + \dots + e_n\phi_n))) + (\phi_k, \sum_{j=1}^m g_j f_j)$ ได้

ว่า

$$\therefore e_1\phi_1 + \dots + e_n\phi_n = (e_i, \phi_i), i=1, 2, \dots, n$$

$$\Delta(e_1\phi_1 + \dots + e_n\phi_n) = (e_i \Delta\phi_i + \dots + e_n \Delta\phi_n) = (e_i, \Delta\phi_i)$$

$$\therefore (\phi_k, (\Delta(e_1\phi_1 + \dots + e_n\phi_n) - q(x)(e_1\phi_1 + \dots + e_n\phi_n))) = \sum_{i=1}^n (\phi_k \Delta\phi_i - q(x)\phi_i) e_i$$

$$\text{ดังนั้น } \dot{e}_k = \sum_{i=1}^n (\phi_k \Delta\phi_i - q(x)\phi_i) e_i + (\phi_k, \sum_{j=1}^m g_j f_j)$$

$$e_k(0) = (\phi_k, u_0), k=1 \rightarrow n$$

กำหนดให้ $|u^n - u| \rightarrow 0$ เมื่อ $n \rightarrow \infty$

เมื่อเราได้ตัวสังเกตสถานะเข้าไปจะได้เราสามารถตรวจวัดเอาที่พุดได้เป็น

$$y_j(t) = (u(x, t), w_j(x)), j=1 \rightarrow r$$

โดยที่ $w_1(x), \dots, w_r(x)$ เป็นฟังก์ชันที่มีอิทธิพลต่อการคำนวณ

เมื่อใช้ค่าเอาที่พุดนี้ไปประมาณค่าสถานะของกระบวนการในรูปของฟังก์ชัน

$$p_i(t) = (u(x, t), \rho_i(x)), i=1, \dots, l$$

$$\text{เมื่อ } (w_1, \dots, w_r) \xrightarrow{\text{Schmidt}} (\phi_i(x))$$

จากค่าคำตอบประมาณซึ่งผู้เข้าหาค่าคำตอบจริงซึ่งเอาที่พุดคือ

$$\begin{aligned} y_j(t) &= (u(x, t), w_j(x)) \\ &= \lim_{n \rightarrow \infty} (u^n(x, t), w_j(x)) \\ &= \sum e_i(t) (\phi_i(x), w_j(x)), j=1, \dots, r \end{aligned}$$

เอกสารนี้เป็นเอกสารที่สงวนไว้สำหรับการใช้งานเพื่อการศึกษาเท่านั้น ไม่อนุญาตให้นำไปใช้ประโยชน์ด้านการค้า
ไม่ว่ากรณีใดๆ ทั้งสิ้น อีกทั้งห้ามมิให้ตัดแปลงเนื้อหาและต้องอ้างอิงถึงเจ้าของเอกสารทุกครั้งที่มีการนำไปใช้

นั่นคือเราจะได้ระบบไดนามิกส์ของระบบลดรูปเป็น

$$\dot{x} = Ax + Bf, x(0) = x_0$$

$$y = Cx$$

เมื่อ

$$x(t) = \begin{bmatrix} e_1(t) \\ \vdots \\ e_n(t) \end{bmatrix}, x_0 = \begin{bmatrix} (u_0, \phi_1) \\ \vdots \\ (u_0, \phi_m) \end{bmatrix}, f(t) = \begin{bmatrix} f_1(t) \\ \vdots \\ f_m(t) \end{bmatrix}, y(t) = \begin{bmatrix} y_1(t) \\ \vdots \\ y_r(t) \end{bmatrix}$$

$$A = (a_{ki}), a_{ki} = (\phi_k, \Delta\phi_i - q\phi_i)$$

$$B = (b_{ki}), b_{ki} = (\phi_k, g_j)$$

$$C = (c_{ji}), c_{ji} = (\phi_i, w_j)$$

เมื่อ $k = 1, \dots, n; j = 1, \dots, m; i = 1, \dots, n$

เมื่อ (A, C) : Observable เราสามารถสร้างตัวสังเกตสถานะ โดยวิธีลดรูปได้เป็น

$$\dot{z} = Fz + Gy + wBf, z(0) = z_0$$

$$\hat{x} = Hz + Jy$$

3.2.1 ตัวอย่างปัญหา

$$\frac{\partial u}{\partial t} = \frac{\partial^2 u}{\partial x^2} + (2x^2 - 4x - 2)u + (4x - 4x^2)f(t), 0 < x < 1, t > 0$$

โดยมี initial condition เป็น $u(x, 0) = 0, 0 < x < 1$

และมี boundary condition เป็น $u(0, t) = u(1, t) = 0, t > 0$

ทำการตรวจวัดโดยใช้เซ็นเซอร์ 3 ตัวซึ่งมีฟังก์ชันเป็น

$$w_1(w) = \begin{cases} \gamma(x - \frac{1}{3}), & \frac{1}{12} < x < \frac{7}{12} \\ 0 & \text{any} \end{cases}$$

$$w_2(w) = \begin{cases} \gamma(x - \frac{1}{2}), & \frac{1}{4} < x < \frac{3}{4} \\ 0 & \text{any} \end{cases}$$

$$w_3(w) = \begin{cases} \gamma(x - \frac{2}{3}), & \frac{5}{12} < x < \frac{11}{12} \\ 0 & \text{any} \end{cases}$$

$$\text{เมื่อ } \gamma(x) = e^{-\frac{1}{1-16x^2}}$$

ซึ่งค่าเอาต์พุตคือ

$$y_j(t) = (u(\bullet, t), w_j), j = 1, 2, 3$$

เอกสารนี้เป็นเอกสารที่สงวนไว้สำหรับการใช้งานเพื่อการศึกษาเท่านั้น ไม่อนุญาตให้นำไปใช้ประโยชน์ด้านการค้า
ไม่ว่ากรณีใดๆ ทั้งสิ้น อีกทั้งห้ามมิให้ตัดแปลงเนื้อหาและต้องอ้างอิงถึงเจ้าของเอกสารทุกครั้งที่มีการนำไปใช้

กำหนดให้ $p(t) = (u(x,t), \cos \frac{\pi}{2}x)$ และ $n = 5$ ค่าโพลของตัวสังเกตสถานะเป็น -20 และ -30 และ $(w_1, w_2, w_3, \sin \pi x, \sin 2\pi x, \dots) \rightarrow \{\phi_i\}_i^\infty$

3.2.2 การแก้ปัญหา

เริ่มจากการประมาณค่า $u(x,t)$ โดยที่ $u(x,t) = \sum_{i=1}^n e_i(t)\phi_i(x)$ เมื่อค่าของ $y_j(t) = (u(x,t), w_j(x)) = \sum e_i(t)(\phi_i(x), w_j(x))$ ทำการหาค่าของ $\phi_i(x)$ โดยวิธี Schmidt-Orthogonal ได้ดังนี้

$$\begin{aligned} v_1(x) &= \omega_1(x) \Rightarrow \phi_1(x) = \frac{\omega_1(x)}{\|\omega_1(x)\|} \\ v_2(x) &= \omega_2(x) - (\omega_2(x), \phi_1(x))\phi_1(x) \\ &= \omega_2(x) - (\omega_2(x), \frac{\omega_1(x)}{\|\omega_1(x)\|}) \frac{\omega_1(x)}{\|\omega_1(x)\|} \\ &= \omega_2(x) - \frac{1}{\|\omega_1(x)\|^2} (\omega_2(x), \omega_1(x)) \omega_1(x) \\ \phi_2(x) &= \frac{v_2(x)}{\|v_2(x)\|} \\ \|v_2(x)\| &= [(\omega_2(x) - \frac{1}{\|\omega_1(x)\|^2} (\omega_2(x), \omega_1(x)) \omega_1(x)), (\omega_2(x) - \frac{1}{\|\omega_1(x)\|^2} (\omega_2(x), \omega_1(x)) \omega_1(x))]^{\frac{1}{2}} \\ \|v_2(x)\| &= [(\omega_2(x), \omega_2(x)) - \frac{(\omega_2(x), \omega_1(x))^2}{(\omega_1(x), \omega_1(x))}]^{\frac{1}{2}} \\ \phi_2(x) &= \frac{\omega_2(x) - \frac{1}{\|\omega_1(x)\|^2} (\omega_2(x), \omega_1(x)) \omega_1(x)}{[(\omega_2(x), \omega_2(x)) - \frac{(\omega_2(x), \omega_1(x))^2}{(\omega_1(x), \omega_1(x))}]^{\frac{1}{2}}} \\ \text{let } a &= \frac{1}{[(\omega_2(x), \omega_2(x)) - \frac{(\omega_2(x), \omega_1(x))^2}{(\omega_1(x), \omega_1(x))}]^{\frac{1}{2}}} \\ b &= \frac{\frac{1}{\|\omega_1(x)\|^2} (\omega_2(x), \omega_1(x)) \omega_1(x)}{[(\omega_2(x), \omega_2(x)) - \frac{(\omega_2(x), \omega_1(x))^2}{(\omega_1(x), \omega_1(x))}]^{\frac{1}{2}}} \\ \therefore \phi_2(x) &= a\omega_2(x) - b\omega_1(x) \end{aligned}$$

เอกสารนี้เป็นเอกสารที่สงวนไว้สำหรับการใช้งานเพื่อการศึกษาเท่านั้น ไม่อนุญาตให้นำไปใช้ประโยชน์ด้านการค้า
ไม่ว่ากรณีใดๆ ทั้งสิ้น อีกทั้งห้ามมิให้ตัดแปลงเนื้อหาและต้องอ้างอิงถึงเจ้าของเอกสารทุกครั้งที่มีการนำไปใช้

$$\begin{aligned}
v_3(x) &= \omega_3(x) - (\omega_3(x), \phi_2(x))\phi_2(x) - (\omega_3(x), \phi_1(x))\phi_1(x) \\
&= \omega_3(x) - (\omega_3(x), a\omega_2(x) - b\omega_1(x))\phi_2(x) - (\omega_3(x), \frac{\omega_1(x)}{\|\omega_1(x)\|})\phi_1(x) \\
&= \omega_3(x) - [a(\omega_2(x), \omega_3(x)) - b(\omega_3(x), \omega_1(x))](a\omega_2(x) - b\omega_1(x)) - \frac{1}{\|\omega_1(x)\|}(\omega_3(x), \omega_1(x))\frac{\omega_1(x)}{\|\omega_1(x)\|}
\end{aligned}$$

$$\text{let } f = \|v_3(x)\|$$

$$\phi_3(x) = \frac{v_3(x)}{\|v_3(x)\|} = \frac{\omega_3(x) - ac\omega_2(x) + (bc - d)\omega_1(x)}{f}$$

$$\text{let } g = \frac{1}{f}, h = \frac{ac}{f}, k = bc - d$$

$$\therefore \phi_3(x) = g\omega_3(x) - h\omega_2(x) + k\omega_1(x)$$

$$\begin{aligned}
v_4(x) &= \omega_4(x) - (\omega_4(x), \phi_3(x))\phi_3(x) - (\omega_4(x), \phi_2(x))\phi_2(x) - (\omega_4(x), \phi_1(x))\phi_1(x) \\
&= \omega_4(x) - (\omega_4(x), g\omega_3(x) - h\omega_2(x) + k\omega_1(x))\phi_3(x) - (\omega_4(x), a\omega_2(x) - b\omega_1(x))\phi_2(x) \\
&\quad - (\omega_4(x), \frac{\omega_1(x)}{\|\omega_1(x)\|})\phi_1(x) \\
&= \omega_4(x) - [g(\omega_4(x), \omega_3(x)) - h(\omega_3(x), \omega_2(x)) + k(\omega_4(x), \omega_1(x))](g\omega_3(x) - h\omega_2(x) + k\omega_1(x)) \\
&\quad - [a(\omega_4(x), \omega_2(x)) - b(\omega_4(x), \omega_1(x))](a\omega_2(x) - b\omega_1(x)) - \frac{1}{\|\omega_1(x)\|}(\omega_4(x), \omega_1(x))\frac{\omega_1(x)}{\|\omega_1(x)\|}
\end{aligned}$$

$$\text{let } m = g(\omega_4(x), \omega_3(x)) - h(\omega_3(x), \omega_2(x)) + k(\omega_4(x), \omega_1(x))$$

$$n = a(\omega_4(x), \omega_2(x)) - b(\omega_4(x), \omega_1(x))$$

$$p = \frac{(\omega_4(x), \omega_1(x))}{(\omega_1(x), \omega_1(x))}$$

$$v_4(x) = \omega_4(x) - mg\omega_3(x) + mh\omega_2(x) - mk\omega_1(x) - na\omega_2(x) + nb\omega_1(x) - p\omega_1(x)$$

$$\text{let } q = mg, r = mh - na, s = mk - nb + p$$

$$\therefore v_4(x) = \omega_4(x) - q\omega_3(x) + r\omega_2(x) - s\omega_1(x)$$

$$\begin{aligned}
\|v_4(x)\| &= (v_4(x), v_4(x))^{\frac{1}{2}} \\
&= (\omega_4(x) - q\omega_3(x) + r\omega_2(x) - s\omega_1(x), \omega_4(x) - q\omega_3(x) + r\omega_2(x) - s\omega_1(x))^{\frac{1}{2}} \\
&= [(\omega_4(x), \omega_4(x)) - 2q(\omega_4(x), \omega_3(x)) + 2r(\omega_4(x), \omega_2(x)) - 2s(\omega_4(x), \omega_1(x)) \\
&\quad + q^2(\omega_3(x), \omega_3(x)) - 2qr(\omega_3(x), \omega_2(x)) + 2qs(\omega_3(x), \omega_1(x)) - 2rs(\omega_2(x), \omega_1(x)) \\
&\quad + s^2(\omega_1(x), \omega_1(x)) + r^2(\omega_2(x), \omega_2(x))]^{\frac{1}{2}}
\end{aligned}$$

$$\text{let } \|v_4(x)\| = \alpha$$

เอกสารนี้เป็นเอกสารที่สงวนไว้สำหรับการใช้งานเพื่อการศึกษาเท่านั้น ไม่อนุญาตให้นำไปใช้ประโยชน์ด้านการค้า
ไม่ว่ากรณีใดๆ ทั้งสิ้น อีกทั้งห้ามมิให้ดัดแปลงเนื้อหาและต้องอ้างอิงถึงเจ้าของเอกสารทุกครั้งที่มีการนำไปใช้

$$\begin{aligned}\phi_4(x) &= \frac{v_4(x)}{\|v_4(x)\|} \\ &= \frac{\omega_4(x) - q\omega_3(x) + r\omega_2(x) - s\omega_1(x)}{\alpha}\end{aligned}$$

$$\text{let } \beta = \frac{1}{\alpha}, \gamma = \frac{q}{\alpha}, \theta = \frac{r}{\alpha}, \psi = \frac{s}{\alpha}$$

$$\phi_4(x) = \beta\omega_4(x) - \gamma\omega_3(x) + \theta\omega_2(x) - \psi\omega_1(x)$$

$$v_5(x) = \omega_5(x) - (\omega_5(x), \phi_4(x))\phi_4(x) - (\omega_5(x), \phi_3(x))\phi_3(x) - (\omega_5(x), \phi_2(x))\phi_2(x) - (\omega_5(x), \phi_1(x))\phi_1(x)$$

$$= \omega_5(x) - (\omega_5(x), \beta\omega_4(x) - \gamma\omega_3(x) + \theta\omega_2(x) - \psi\omega_1(x))\phi_4(x) - (\omega_5(x), g\omega_3(x)$$

$$- h\omega_2(x) + k\omega_1(x))\phi_3(x) - (\omega_5(x), a\omega_2(x) - b\omega_1(x))\phi_2(x) - (\omega_5(x), \frac{\omega_1(x)}{\|\omega_1(x)\|})\phi_1(x)$$

$$= \omega_5(x) - [\beta(\omega_5(x), \omega_4(x)) - \gamma(\omega_5(x), \omega_3(x)) + \theta(\omega_5(x), \omega_2(x)) - \psi(\omega_5(x), \omega_1(x))]\phi_4(x)$$

$$- [g(\omega_5(x), \omega_3(x)) - h(\omega_5(x), \omega_2(x)) + k(\omega_5(x), \omega_1(x))]\phi_3(x) - [a(\omega_5(x), \omega_2(x))$$

$$- b(\omega_5(x), \omega_1(x))]\phi_2(x) - \frac{\omega_1(x)}{\|\omega_1(x)\|}(\omega_5(x), \omega_1(x))\phi_1(x)$$

$$\text{let } \eta = [\beta(\omega_5(x), \omega_4(x)) - \gamma(\omega_5(x), \omega_3(x)) + \theta(\omega_5(x), \omega_2(x)) - \psi(\omega_5(x), \omega_1(x))]$$

$$\mu = [g(\omega_5(x), \omega_3(x)) - h(\omega_5(x), \omega_2(x)) + k(\omega_5(x), \omega_1(x))]$$

$$\rho = [a(\omega_5(x), \omega_2(x)) - b(\omega_5(x), \omega_1(x))]$$

$$\delta = \frac{(\omega_5(x), \omega_1(x))}{(\omega_1(x), \omega_1(x))}$$

$$v_5(x) = \omega_5(x) - \eta\phi_4 - \mu\phi_3 - \rho\phi_2 - \delta\omega_1(x)$$

$$= \omega_5(x) - \eta(\beta\omega_4(x) - \gamma\omega_3(x) + \theta\omega_2(x) - \psi\omega_1(x)) - \mu(g\omega_3(x) - h\omega_2(x) + k\omega_1(x))$$

$$- \rho(a\omega_2(x) - b\omega_1(x)) - \delta\omega_1(x)$$

$$= \omega_5(x) - \eta\beta\omega_4(x) + \eta\gamma\omega_3(x) - \eta\theta\omega_2(x) + \eta\psi\omega_1(x) - \mu g\omega_3(x) + \mu h\omega_2(x)$$

$$- \mu k\omega_1(x) - \rho a\omega_2(x) + \rho b\omega_1(x) - \delta\omega_1(x)$$

$$= \omega_5(x) - (\eta\beta)\omega_4(x) + (\eta\gamma - \mu g)\omega_3(x) - (\eta\theta - \mu h + \rho a)\omega_2(x) + (\eta\psi - \mu k + \rho b - \delta)\omega_1(x)$$

$$\text{let } \tau = \eta\beta$$

$$\lambda = \eta\gamma - \mu g$$

$$\varepsilon = \eta\theta - \mu h + \rho a$$

$$\sigma = \eta\psi - \mu k + \rho b - \delta$$

$$\therefore v_5(x) = \omega_5(x) - \tau\omega_4(x) + \lambda\omega_3(x) - \varepsilon\omega_2(x) + \sigma\omega_1(x)$$

$$\|v_5(x)\| = (v_5(x), v_5(x))^{\frac{1}{2}}$$

$$= \zeta$$

เอกสารนี้เป็นเอกสารที่สงวนไว้สำหรับการใช้งานเพื่อการศึกษาเท่านั้น ไม่อนุญาตให้นำไปใช้ประโยชน์ด้านการค้า
ไม่ว่ากรณีใดๆ ทั้งสิ้น อีกทั้งห้ามมิให้ตัดแปลงเนื้อหาและต้องอ้างอิงถึงเจ้าของเอกสารทุกครั้งที่มีการนำไปใช้

$$\phi_5(x) = \frac{v_5(x)}{\|v_5(x)\|} = \frac{\omega_5(x) - \tau\omega_4(x) + \lambda\omega_3(x) - \varepsilon\omega_2(x) + \sigma\omega_1(x)}{\zeta}$$

ทำการแทนค่าโดยกำหนด

$$a = \lim_{x \rightarrow 1/12} x \quad b = \lim_{x \rightarrow 7/12} x \quad c = \lim_{x \rightarrow 3/12} x \quad d = \lim_{x \rightarrow 9/12} x \quad e = \lim_{x \rightarrow 5/12} x \quad f = \lim_{x \rightarrow 11/12} x$$

เมื่อ

$$v_1 = w_1$$

$$\|v_1\| = \left(\int_a^b v_1^2 dx \right)^{1/2}$$

$$= 0.1824$$

$$\phi_1 = \frac{v_1}{\|v_1\|}$$

$$= \frac{w_1}{0.1824} = 5.4825w_1$$

$$v_2 = w_2 - \phi_1 \left(\int_c^b w_2 \phi_1 dx \right)$$

$$= w_2 - \phi_1 (0.0184)(5.4825)$$

$$= w_2 - (0.0184)(5.4825)^2 w_1$$

$$= w_2 - 0.5531w_1$$

$$\|v_2\| = \left(\int_D v_2^2 dx \right)^{1/2}, D: \text{Domain of square integrable}$$

$$= \left[\int_D (w_2^2 dx - 2(0.5531)w_2w_1 + (0.5531^2)w_1^2) \right]^{1/2}$$

$$= \left[\int_c^d w_2^2 dx - 1.1062 \int_c^b w_2w_1 dx + 0.3059 \int_c^b w_1^2 dx \right]^{1/2}$$

$$= [0.0333 - 1.1062(0.0184) + 0.3059(0.0333)]^{1/2}$$

$$= 0.1521$$

$$\phi_2 = \frac{v_2}{\|v_2\|}$$

$$= 6.5746w_2 - 3.636w_1$$

$$v_3 = w_3 - \phi_2 \left[\int_D w_3 \phi_2 dx \right] - \phi_1 \left[\int_D w_3 \phi_1 dx \right]$$

$$= w_3 - \phi_2 \left[\int_D w_3 (6.5746w_2 - 3.6364w_1) dx \right] - \phi_1 \left[\int_D w_3 (5.4825w_1) dx \right]$$

$$= w_3 - \phi_2 \left[6.5746 \int_e^d w_3w_2 dx - 3.6364 \int_e^b w_3w_1 dx \right] - 5.4825\phi_1 \int_D w_3w_1 dx$$

$$= w_3 - \phi_2 [6.5746(0.0184) - 3.6364(0.0019)] - \phi_1 5.4825(0.0019)$$

เอกสารนี้เป็นเอกสารที่สงวนไว้สำหรับการใช้งานเพื่อการศึกษาเท่านั้น ไม่อนุญาตให้นำไปใช้ประโยชน์ด้านการค้า
ไม่ว่ากรณีใดๆ ทั้งสิ้น อีกทั้งห้ามมิให้ตัดแปลงเนื้อหาและต้องอ้างอิงถึงเจ้าของเอกสารทุกครั้งที่มีการนำไปใช้

$$\begin{aligned}
&= w_3 - 0.1141\phi_2 - 0.0104\phi_1 \\
&= w_3 - 0.1141(6.5746w_2 - 3.636w_1) - 0.0104(5.4825w_1) \\
&= w_3 - 0.7502w_2 - 0.3579w_1 \\
\|v_3\| &= \left(\int_D v_3^2 dx \right)^{\frac{1}{2}} \\
&= \left[\int_D (w_3 - 0.7502w_2 - 0.3579w_1)^2 dx \right]^{\frac{1}{2}} \\
&= \left[\int_D (w_3^2 - 1.5007w_3w_2 - 0.7158w_3w_1 + 0.5628w_2^2 - 0.537w_2w_1 + 0.1281w_1^2) dx \right]^{\frac{1}{2}} \\
&= \left[\int_e^f w_3^2 dx - 1.5007 \int_e^d w_3w_2 dx + 0.7158 \int_e^b w_3w_1 dx + 0.5628 \int_c^d w_2^2 dx \right. \\
&\quad \left. - 0.537 \int_c^b w_2w_1 dx + 0.1281 \int_c^b w_1^2 dx \right]^{\frac{1}{2}} \\
&= [0.0333 - 1.5004(0.0184) + 0.7158(0.0019) + 0.5628(0.0333) \\
&\quad - 0.537(0.0184) + 0.128(0.0333)]^{\frac{1}{2}} \\
&= 0.1421 \\
\phi_3 &= \frac{v_3}{\|v_3\|} \\
&= 7.0373w_3 - 5.2794w_2 + 2.5186w_1 \\
v_4 &= w_4 - \phi_3 \left[\int_D w_4 \phi_3 dx \right] - \phi_2 \left[\int_D w_4 \phi_2 dx \right] - \phi_1 \left[\int_D w_4 \phi_1 dx \right] \\
&= w_4 - \phi_3 \left[\int_D w_4 (7.0373w_3 - 5.2794w_2 + 2.5186w_1) dx \right] - \phi_2 \left[\int_D w_4 (6.5746w_2 - 3.6364w_1) dx \right] \\
&\quad - \phi_1 \left[\int_D w_4 (5.4825w_1) dx \right] \\
&= w_4 - \phi_3 \left[(7.0373 \int_e^f w_4 w_3 dx - 5.2794 \int_c^d w_4 w_2 dx + 2.5186 \int_a^b w_4 w_1 dx) \right] - \phi_2 \left[6.5746 \int_c^d w_4 w_2 dx \right. \\
&\quad \left. - 3.6364 \int_a^b w_4 w_1 dx \right] - \phi_1 \left[5.4825 \int_a^b w_4 w_1 dx \right] \\
&= w_4 - \phi_3 [(7.0373(0.915) - 5.2794(0.1057) + 2.5186(0.0915))] - \phi_2 [6.5746(0.1057) \\
&\quad - 3.6364(0.0915)] - \phi_1 [5.4825(0.0915)] \\
&= w_4 - \phi_3 0.3163 - \phi_2 0.3622 - \phi_1 0.5016 \\
&= w_4 - (7.0373w_3 - 5.2794w_2 + 2.5186w_1)0.3163 - (6.5746w_2 - 3.6364w_1)0.3622 - (5.4825w_1)0.5016 \\
&= w_4 - 2.2259w_3 - 0.7114w_2 - 2.2295w_1
\end{aligned}$$

เอกสารนี้เป็นเอกสารที่สงวนไว้สำหรับการใช้งานเพื่อการศึกษาเท่านั้น ไม่อนุญาตให้นำไปใช้ประโยชน์ด้านการค้า
ไม่ว่ากรณีใดๆ ทั้งสิ้น อีกทั้งห้ามมิให้ตัดแปลงเนื้อหาและต้องอ้างอิงถึงเจ้าของเอกสารทุกครั้งที่มีการนำไปใช้

$$\begin{aligned}
\|v_4\| &= \left[\int_D v_4^2 dx \right]^{\frac{1}{2}} \\
&= \left[\int_D (w_4 - 2.2259w_3 - 0.7114w_2 - 2.2295w_1)^2 dx \right]^{\frac{1}{2}} \\
&= \left[\int_D (w_4^2 - 4.4518w_4w_3 - 1.4228w_4w_2 - 4.459w_4w_1 + 4.9546w_3^2 + 3.167w_3w_2 \right. \\
&\quad \left. + 9.9253w_3w_1 + 0.5061w_2^2 + 3.1721w_2w_1 + 4.9707w_1^2) dx \right]^{\frac{1}{2}} \\
&= \left[\int_0^1 w_4^2 dx - 4.4518 \int_e^f w_4w_3 dx - 1.4228 \int_c^d w_4w_2 dx - 4.459 \int_a^b w_4w_1 dx + 4.9546 \int_e^f w_3^2 dx \right. \\
&\quad \left. + 3.167 \int_e^d w_3w_2 dx + 9.9253 \int_e^b w_3w_1 dx + 0.5061 \int_c^d w_2^2 dx + 3.1721 \int_c^b w_2w_1 dx + 4.9707 \int_a^b w_1^2 dx \right]^{\frac{1}{2}} \\
&= [0.5 - 4.4518(0.0915) - 1.4228(0.1057) - 4.459(0.0915) + 4.9546(0.0333) \\
&\quad + 3.167(0.0184) + 9.9253(0.0019) + 0.5061(0.0333) + 3.1721(0.0184) + 4.9707(0.0333)]^{\frac{1}{2}} \\
&= 0.1309 \\
\phi_4 &= \frac{v_4}{\|v_4\|} \\
&= 7.6394w_4 - 17.0046w_3 - 5.4347w_2 - 17.0321w_1 \\
v_5 &= w_5 - \phi_4 \left[\int_D w_5 \phi_4 dx \right] - \phi_3 \left[\int_D w_5 \phi_3 dx \right] - \phi_2 \left[\int_D w_5 \phi_2 dx \right] - \phi_1 \left[\int_D w_5 \phi_1 dx \right] \\
&= w_5 - \phi_4 \left[\int_D w_5 (7.6394w_4 - 17.0046w_3 - 5.4347w_2 - 17.0321w_1) dx \right] \\
&\quad - \phi_3 \left[\int_D w_5 (7.0373w_3 - 5.2794w_2 + 2.5186w_1) dx \right] \\
&\quad - \phi_2 \left[\int_D w_5 (6.5746w_2 - 3.636w_1) dx \right] - \phi_1 \left[\int_D w_5 (5.4825w_1) dx \right] \\
&= w_5 - \phi_4 \left[7.6394 \int_0^1 w_5 w_4 dx - 17.0046 \int_e^f w_5 w_3 dx - 5.4347 \int_c^d w_5 w_2 dx - 17.0321 \int_a^b w_5 w_1 dx \right] \\
&\quad - \phi_3 \left[7.0373 \int_e^f w_5 w_3 dx - 5.2794 \int_c^d w_5 w_2 dx + 2.5186 \int_a^b w_5 w_1 dx \right] \\
&\quad - \phi_2 \left[6.5746 \int_c^d w_5 w_2 dx - 3.636 \int_a^b w_5 w_1 dx \right] - \phi_1 \left[(5.4825 \int_a^b w_5 w_1 dx) \right] \\
&= w_5 - \phi_4 [7.6394(0) - 17.0046(-0.0768) - 5.4347(0) - 17.0321(0.0786)] \\
&\quad - \phi_3 [7.0373(-0.0786) - 5.2794(0) + 2.5186(0.0786)] \\
&\quad - \phi_2 [6.5746(0) - 3.636(0.0786)] - \phi_1 [(5.4825)(0.0786)] \\
&= w_5 + 0.3552\phi_3 + 0.2858\phi_2 - 0.4309\phi_1 \\
&= w_5 + 0.3552(7.0373w_3 - 5.2794w_2 + 2.5186w_1) + 0.2858(6.5746w_2 - 3.636w_1) - 0.4309(5.4825w_1)
\end{aligned}$$

เอกสารนี้เป็นเอกสารที่สงวนไว้สำหรับการใช้งานเพื่อการศึกษาเท่านั้น ไม่อนุญาตให้นำไปใช้ประโยชน์ด้านการค้า
ไม่ว่ากรณีใดๆ ทั้งสิ้น อีกทั้งห้ามมิให้ตัดแปลงเนื้อหาและต้องอ้างอิงถึงเจ้าของเอกสารทุกครั้งที่มีการนำไปใช้

$$\begin{aligned}
&= w_5 + 2.4996w_3 - 2.5071w_1 \\
\|v_5\| &= \left[\int_D v_5^2 dx \right]^{\frac{1}{2}} \\
&= \left[\int_D (w_5 + 2.4996w_3 - 2.5071w_1)^2 dx \right]^{\frac{1}{2}} \\
&= \left[\int_D (w_5^2 + 4.9992w_5w_3 - 5.0142w_5w_1 + 6.248w_3^2 - 12.5335w_3w_1 + 6.2856w_1^2) dx \right]^{\frac{1}{2}} \\
&= \left[\int_0^1 w_5^2 dx + 4.9992 \int_e^f w_5w_3 dx - 5.0142 \int_a^b w_5w_1 dx + 6.248 \int_e^f w_3^2 dx - 12.5335 \int_e^b w_3w_1 dx \right. \\
&\quad \left. + 6.2856 \int_a^b w_1^2 dx \right]^{\frac{1}{2}} \\
&= [0.5 + 4.9992(-0.0786) - 5.0142(0.0786) + 6.248(0.0333) - 12.5335(0.0019) \\
&\quad + 6.2856(0.0333)]^{\frac{1}{2}} \\
&= 0.3263 \\
\phi_5 &= \frac{v_5}{\|v_5\|}
\end{aligned}$$

$$= 3.0647w_5 + 7.6604w_3 - 7.6834w_1$$

ดังนั้นได้ค่าของ $\phi_j(x)$ เป็นดังนี้

$$\phi_1 = 5.4825w_1$$

$$\phi_2 = 6.5746w_2 - 3.636w_1$$

$$\phi_3 = 7.0373w_3 - 5.2794w_2 + 2.5186w_1$$

$$\phi_4 = 7.6394w_4 - 17.0046w_3 - 5.4347w_2 - 17.0321w_1$$

$$\phi_5 = 3.0647w_5 + 7.6604w_3 - 7.6834w_1$$

จาก

$$A = (a_{ki}), a_{ki} = (\phi_k, \Delta\phi_i - q\phi_i)$$

$$B = (b_{ki}), b_{ki} = (\phi_k, g_j)$$

$$C = (c_{ji}), c_{ji} = (\phi_i, w_j)$$

เราสามารถหาค่า A B C ที่ $x = 0.5$ ได้

$$\begin{aligned}
A(1,1) &= \int_D \phi_1(\Delta\phi_1 - q\phi_1) dx \\
&= \int_D \phi_1 \Delta\phi_1 dx - \int_D \phi_1 q\phi_1 dx
\end{aligned}$$

เอกสารนี้เป็นเอกสารที่สงวนไว้สำหรับการใช้งานเพื่อการศึกษาเท่านั้น ไม่อนุญาตให้นำไปใช้ประโยชน์ด้านการค้า
ไม่ว่ากรณีใดๆ ทั้งสิ้น อีกทั้งห้ามมิให้ตัดแปลงเนื้อหาและต้องอ้างอิงถึงเจ้าของเอกสารทุกครั้งที่มีการนำไปใช้

$$\begin{aligned}
&= 30.0578 \int_a^b w_1 \Delta w_1 dx - 30.057 \int_a^b q w_1^2 dx \\
&= -46.1482
\end{aligned}$$

$$\begin{aligned}
A(1,2) &= \int_D \phi_1 (\Delta \phi_2 - q \phi_2) dx \\
&= \int_D \phi_1 \Delta \phi_2 dx - \int_D \phi_1 q \phi_2 dx \\
&= \int_D 5.4825 w_1 (6.5746 \Delta w_2 - 3.6364 \Delta w_1) dx - \int_D 5.4825 w_1 (6.5746 w_2 - 3.6364 w_1) q dx \\
&= 36.0452 \int_c^b w_1 \Delta w_2 dx - 19.9366 \int_a^b w_1 \Delta w_1 dx - 36.0452 \int_c^b w_1 w_2 q dx + 19.9366 \int_a^b w_1^2 q dx \\
&= 33.8215
\end{aligned}$$

$$\begin{aligned}
A(1,3) &= \int_D \phi_1 (\Delta \phi_3 - q \phi_3) dx \\
&= \int_D \phi_1 \Delta \phi_3 dx - \int_D \phi_1 q \phi_3 dx \\
&= \int_D 5.4825 w_1 (7.0373 \Delta w_3 - 5.2794 \Delta w_2 + 2.5186 \Delta w_1) dx \\
&\quad - \int_D 5.4825 w_1 q (7.0373 w_3 - 5.2794 w_2 + 2.5186 w_1) dx \\
&= 4.6178
\end{aligned}$$

$$\begin{aligned}
A(1,4) &= \int_D \phi_1 (\Delta \phi_4 - q \phi_4) dx \\
&= \int_D \phi_1 \Delta \phi_4 dx - \int_D \phi_1 q \phi_4 dx \\
&= \int_D 5.4825 w_1 (7.6394 \Delta w_4 - 17.0046 \Delta w_3 - 5.4347 \Delta w_2 - 17.0321 \Delta w_1) dx \\
&\quad - \int_D 5.4825 w_1 q (7.6394 w_4 - 17.0046 w_3 - 5.4347 w_2 - 17.0321 w_1) dx \\
&= 46.4980
\end{aligned}$$

$$\begin{aligned}
A(1,5) &= \int_D \phi_1 (\Delta \phi_5 - q \phi_5) dx \\
&= \int_D \phi_1 \Delta \phi_5 dx - \int_D \phi_1 q \phi_5 dx \\
&= \int_D 5.4825 w_1 (3.0647 \Delta w_5 + 7.6604 \Delta w_3 - 7.6834 \Delta w_1) dx \\
&\quad - \int_D 5.4825 w_1 q (3.0647 w_5 + 7.6604 w_3 - 7.6834 w_1) dx \\
&= 47.3896
\end{aligned}$$

เอกสารนี้เป็นเอกสารที่สงวนไว้สำหรับการใช้งานเพื่อการศึกษาเท่านั้น ไม่อนุญาตให้นำไปใช้ประโยชน์ด้านการค้า
ไม่ว่ากรณีใดๆ ทั้งสิ้น อีกทั้งห้ามมิให้ตัดแปลงเนื้อหาและต้องอ้างอิงถึงเจ้าของเอกสารทุกครั้งที่มีการนำไปใช้

$$\begin{aligned}
A(2,1) &= \int_D \phi_2(\Delta\phi_1 - q\phi_1)dx \\
&= \int_D \phi_2\Delta\phi_1 dx - \int_D \phi_2q\phi_1 dx \\
&= \int_D (6.5746w_2 - 3.636w_1)(5.4825\Delta w_1)dx - \int_D (6.5746w_2 - 3.636w_1)(5.4825q w_1)dx \\
&= 33.8215
\end{aligned}$$

$$\begin{aligned}
A(2,2) &= \int_D \phi_2(\Delta\phi_2 - q\phi_2)dx \\
&= \int_D \phi_2\Delta\phi_2 dx - \int_D \phi_2q\phi_2 dx \\
&= \int_D (6.5746w_2 - 3.636w_1)(6.5746\Delta w_2 - 3.6364\Delta w_1)dx \\
&\quad - \int_D (6.5746w_2 - 3.636w_1)(6.5746w_2 - 3.6364w_1)q dx \\
&= -90.0513
\end{aligned}$$

$$\begin{aligned}
A(2,3) &= \int_D \phi_2(\Delta\phi_3 - q\phi_3)dx \\
&= \int_D \phi_2\Delta\phi_3 dx - \int_D \phi_2q\phi_3 dx \\
&= \int_D (6.5746w_2 - 3.636w_1)(7.0373\Delta w_3 - 5.2794\Delta w_2 + 2.5186\Delta w_1)dx \\
&\quad - \int_D (6.5746w_2 - 3.636w_1)q(7.0373w_3 - 5.2794w_2 + 2.5186w_1)dx \\
&= 55.6618
\end{aligned}$$

$$\begin{aligned}
A(2,4) &= \int_D \phi_2(\Delta\phi_4 - q\phi_4)dx \\
&= \int_D \phi_2\Delta\phi_4 dx - \int_D \phi_2q\phi_4 dx \\
&= \int_D (6.5746w_2 - 3.636w_1)(7.6394\Delta w_4 - 17.0046\Delta w_3 - 5.4347\Delta w_2 - 17.0321\Delta w_1)dx \\
&\quad - \int_D (6.5746w_2 - 3.636w_1)q(7.6394w_4 - 17.0046w_3 - 5.4347w_2 - 17.0321w_1)dx \\
&= -30.8417
\end{aligned}$$

เอกสารนี้เป็นเอกสารที่สงวนไว้สำหรับการใช้งานเพื่อการศึกษาเท่านั้น ไม่อนุญาตให้นำไปใช้ประโยชน์ด้านการค้า
ไม่ว่ากรณีใดๆ ทั้งสิ้น อีกทั้งห้ามมิให้ตัดแปลงเนื้อหาและต้องอ้างอิงถึงเจ้าของเอกสารทุกครั้งที่มีการนำไปใช้

$$\begin{aligned}
A(2,5) &= \int_D \phi_2(\Delta\phi_5 - q\phi_5) dx \\
&= \int_D \phi_2\Delta\phi_5 dx - \int_D \phi_2q\phi_5 dx \\
&= \int_D (6.5746w_2 - 3.636w_1)(3.0647\Delta w_5 + 7.6604\Delta w_3 - 7.6834\Delta w_1) dx \\
&\quad - \int_D (6.5746w_2 - 3.636w_1)q(3.0647w_5 + 7.6604w_3 - 7.6834w_1) dx \\
&= -31.3435
\end{aligned}$$

$$\begin{aligned}
A(3,1) &= \int_D \phi_3(\Delta\phi_1 - q\phi_1) dx \\
&= \int_D \phi_3\Delta\phi_1 dx - \int_D \phi_3q\phi_1 dx \\
&= \int_D (7.0373w_3 - 5.2794w_2 + 2.5186w_1)(5.4825\Delta w_1) dx \\
&\quad - \int_a^b (7.0373w_3 - 5.2794w_2 + 2.5186w_1)(5.4825qw_1) dx \\
&= 4.6184
\end{aligned}$$

$$\begin{aligned}
A(3,2) &= \int_D \phi_3(\Delta\phi_2 - q\phi_2) dx \\
&= \int_D \phi_3\Delta\phi_2 dx - \int_D \phi_3q\phi_2 dx \\
&= \int_D (7.0373w_3 - 5.2794w_2 + 2.5186w_1)(6.5746\Delta w_2 - 3.6364\Delta w_1) dx \\
&\quad - \int_D (7.0373w_3 - 5.2794w_2 + 2.5186w_1)(6.5746w_2 - 3.6364w_1)q dx \\
&= 64.8607
\end{aligned}$$

$$\begin{aligned}
A(3,3) &= \int_D \phi_3(\Delta\phi_3 - q\phi_3) dx \\
&= \int_D \phi_3\Delta\phi_3 dx - \int_D \phi_3q\phi_3 dx \\
&= \int_D (7.0373w_3 - 5.2794w_2 + 2.5186w_1)(7.0373\Delta w_3 - 5.2794\Delta w_2 + 2.5186\Delta w_1) dx \\
&\quad - \int_D (7.0373w_3 - 5.2794w_2 + 2.5186w_1)q(7.0373w_3 - 5.2794w_2 + 2.5186w_1) dx \\
&= -110.7999
\end{aligned}$$

เอกสารนี้เป็นเอกสารที่สงวนไว้สำหรับการใช้งานเพื่อการศึกษาเท่านั้น ไม่อนุญาตให้นำไปใช้ประโยชน์ด้านการค้า
ไม่ว่ากรณีใดๆ ทั้งสิ้น อีกทั้งห้ามมิให้ตัดแปลงเนื้อหาและต้องอ้างอิงถึงเจ้าของเอกสารทุกครั้งที่มีการนำไปใช้

$$\begin{aligned}
A(3,4) &= \int_D \phi_3(\Delta\phi_4 - q\phi_4) dx \\
&= \int_D \phi_3\Delta\phi_4 dx - \int_D \phi_3q\phi_4 dx \\
&= \int_D (7.0373w_3 - 5.2794w_2 + 2.5186w_1)(7.6394\Delta w_4 - 17.0046\Delta w_3 - 5.4347\Delta w_2 - 17.0321\Delta w_1) dx \\
&\quad - \int_D (7.0373w_3 - 5.2794w_2 + 2.5186w_1)q(7.6394w_4 - 17.0046w_3 - 5.4347w_2 - 17.0321w_1) dx \\
&= 80.3947
\end{aligned}$$

$$\begin{aligned}
A(3,5) &= \int_D \phi_3(\Delta\phi_5 - q\phi_5) dx \\
&= \int_D \phi_3\Delta\phi_5 dx - \int_D \phi_3q\phi_5 dx \\
&= \int_D (6.5746w_2 - 3.636w_1)(3.0647\Delta w_5 + 7.6604\Delta w_3 - 7.6834\Delta w_1) dx \\
&\quad - \int_D (6.5746w_2 - 3.636w_1)q(3.0647w_5 + 7.6604w_3 - 7.6834w_1) dx \\
&= -31.3435
\end{aligned}$$

$$\begin{aligned}
A(4,1) &= \int_D \phi_4(\Delta\phi_1 - q\phi_1) dx \\
&= \int_D \phi_4\Delta\phi_1 dx - \int_D \phi_4q\phi_1 dx \\
&= \int_D (7.6394w_4 - 17.0046w_3 - 5.4347w_2 - 17.0321w_1)(5.4825\Delta w_1) dx \\
&\quad - \int_a^b (7.6394w_4 - 17.0046w_3 - 5.4347w_2 - 17.0321w_1)(5.4825qw_1) dx \\
&= 46.2983
\end{aligned}$$

$$\begin{aligned}
A(4,2) &= \int_D \phi_4(\Delta\phi_2 - q\phi_2) dx \\
&= \int_D \phi_4\Delta\phi_2 dx - \int_D \phi_4q\phi_2 dx \\
&= \int_D (7.6394w_4 - 17.0046w_3 - 5.4347w_2 - 17.0321w_1)(6.5746\Delta w_2 - 3.6364\Delta w_1) dx \\
&\quad - \int_D (7.6394w_4 - 17.0046w_3 - 5.4347w_2 - 17.0321w_1)(6.5746w_2 - 3.6364w_1)q dx \\
&= -76.2016
\end{aligned}$$

เอกสารนี้เป็นเอกสารที่สงวนไว้สำหรับการใช้งานเพื่อการศึกษาเท่านั้น ไม่อนุญาตให้นำไปใช้ประโยชน์ด้านการค้า
ไม่ว่ากรณีใดๆ ทั้งสิ้น อีกทั้งห้ามมิให้ตัดแปลงเนื้อหาและต้องอ้างอิงถึงเจ้าของเอกสารทุกครั้งที่มีการนำไปใช้

$$\begin{aligned}
A(4,3) &= \int_D \phi_4(\Delta\phi_3 - q\phi_3) dx \\
&= \int_D \phi_4 \Delta\phi_3 dx - \int_D \phi_4 q \phi_3 dx \\
&= \int_D (7.6394w_4 - 17.0046w_3 - 5.4347w_2 - 17.0321w_1)(7.0373\Delta w_3 - 5.2794\Delta w_2
\end{aligned}$$

$$\begin{aligned}
&+ 2.5186\Delta w_1) dx - \int_D (7.6394w_4 - 17.0046w_3 - 5.4347w_2 - 17.0321w_1) q (7.0373w_3 \\
&\quad - 5.2794w_2 + 2.5186w_1) dx \\
&= -51.3161
\end{aligned}$$

$$\begin{aligned}
A(4,4) &= \int_D \phi_4(\Delta\phi_4 - q\phi_4) dx \\
&= \int_D \phi_4 \Delta\phi_4 dx - \int_D \phi_4 q \phi_4 dx \\
&= \int_D (7.6394w_4 - 17.0046w_3 - 5.4347w_2 - 17.0321w_1)(7.6394\Delta w_4 - 17.0046\Delta w_3 \\
&\quad - 5.4347\Delta w_2 - 17.0321\Delta w_1) dx - \int_D (7.6394w_4 - 17.0046w_3 - 5.4347w_2 - 17.0321w_1) q (7.6394w_4 \\
&\quad - 17.0046w_3 - 5.4347w_2 - 17.0321w_1) dx \\
&= -293.0353
\end{aligned}$$

$$\begin{aligned}
A(4,5) &= \int_D \phi_4(\Delta\phi_5 - q\phi_5) dx \\
&= \int_D \phi_4 \Delta\phi_5 dx - \int_D \phi_4 q \phi_5 dx \\
&= \int_D (7.6394w_4 - 17.0046w_3 - 5.4347w_2 - 17.0321w_1)(3.0647\Delta w_5 + 7.6604\Delta w_3 \\
&\quad - 7.6834\Delta w_1) dx - \int_D (7.6394w_4 - 17.0046w_3 - 5.4347w_2 - 17.0321w_1) q (3.0647w_5 \\
&\quad + 7.6604w_3 - 7.6834w_1) dx \\
&= -0.2130
\end{aligned}$$

$$\begin{aligned}
A(5,1) &= \int_D \phi_5(\Delta\phi_1 - q\phi_1) dx \\
&= \int_D \phi_5 \Delta\phi_1 dx - \int_D \phi_5 q \phi_1 dx \\
&= \int_D (3.0647w_5 + 7.6604w_3 - 7.6834w_1)(5.4825\Delta w_1) dx
\end{aligned}$$

เอกสารนี้เป็นเอกสารที่สงวนไว้สำหรับการใช้งานเพื่อการศึกษาเท่านั้น ไม่อนุญาตให้นำไปใช้ประโยชน์ด้านการค้า
ไม่ว่ากรณีใดๆ ทั้งสิ้น อีกทั้งห้ามมิให้ตัดแปลงเนื้อหาและต้องอ้างอิงถึงเจ้าของเอกสารทุกครั้งที่มีการนำไปใช้

$$\begin{aligned}
& -\int_D (3.0647w_5 + 7.6604w_3 - 7.6834w_1)(5.4825qw_1)dx \\
& = 47.3895
\end{aligned}$$

$$\begin{aligned}
A(5,2) &= \int_D \phi_5(\Delta\phi_2 - q\phi_2)dx \\
&= \int_D \phi_5\Delta\phi_2 - \int_D \phi_5q\phi_2dx \\
&= \int_D (3.0647w_5 + 7.6604w_3 - 7.6834w_1)(6.5746\Delta w_2 - 3.6364\Delta w_1)dx \\
&\quad - \int_D (3.0647w_5 + 7.6604w_3 - 7.6834w_1)(6.5746w_2 - 3.6364w_1)qdx \\
&= 25.3636
\end{aligned}$$

$$\begin{aligned}
A(5,3) &= \int_D \phi_5(\Delta\phi_3 - q\phi_3)dx \\
&= \int_D \phi_5\Delta\phi_3dx - \int_D \phi_5q\phi_3dx \\
&= \int_D (3.0647w_5 + 7.6604w_3 - 7.6834w_1)(7.0373\Delta w_3 - 5.2794\Delta w_2 + 2.5186\Delta w_1)dx \\
&\quad - \int_D (3.0647w_5 + 7.6604w_3 - 7.6834w_1)q(7.0373w_3 - 5.2794w_2 + 2.5186w_1)dx \\
&= -40.0708
\end{aligned}$$

$$\begin{aligned}
A(5,4) &= \int_D \phi_5(\Delta\phi_4 - q\phi_4)dx \\
&= \int_D \phi_5\Delta\phi_4dx - \int_D \phi_5q\phi_4dx \\
&= \int_D (3.0647w_5 + 7.6604w_3 - 7.6834w_1)(7.6394\Delta w_4 - 17.0046\Delta w_3 - 5.4347\Delta w_2 - 17.0321\Delta w_1)dx \\
&\quad - \int_D (3.0647w_5 + 7.6604w_3 - 7.6834w_1)q(7.6394w_4 - 17.0046w_3 - 5.4347w_2 - 17.0321w_1)dx \\
&= 195.8940
\end{aligned}$$

$$\begin{aligned}
A(5,5) &= \int_D \phi_5(\Delta\phi_5 - q\phi_5)dx \\
&= \int_D \phi_5\Delta\phi_5dx - \int_D \phi_5q\phi_5dx \\
&= \int_D (7.6394w_4 - 17.0046w_3 - 5.4347w_2 - 17.0321w_1)(3.0647\Delta w_5 + 7.6604\Delta w_3)
\end{aligned}$$

เอกสารนี้เป็นเอกสารที่สงวนไว้สำหรับการใช้งานเพื่อการศึกษาเท่านั้น ไม่อนุญาตให้นำไปใช้ประโยชน์ด้านการค้า
ไม่ว่ากรณีใดๆ ทั้งสิ้น อีกทั้งห้ามมิให้ดัดแปลงเนื้อหาและต้องอ้างอิงถึงเจ้าของเอกสารทุกครั้งที่มีการนำไปใช้

$$\begin{aligned}
& -7.6834\Delta w_1)dx - \int_D (7.6394w_4 - 17.0046w_3 - 5.4347w_2 - 17.0321w_1)q(3.0647w_5 \\
& \quad + 7.6604w_3 - 7.6834w_1)dx \\
& = -168.9478
\end{aligned}$$

$$\begin{aligned}
B(1,1) &= \int_D \phi_1 g dx \\
&= \int_a^b 5.4825w_1 g dx \\
&= 5.4825 \int_a^b w_1 g dx \\
&= 0.5169
\end{aligned}$$

$$\begin{aligned}
B(2,1) &= \int_D \phi_2 g dx \\
&= \int_D (6.5746w_2 - 3.6364w_1) g dx \\
&= 6.5746 \int_c^d w_2 g dx - 3.6364 \int_a^b w_1 g dx \\
&= 0.3581
\end{aligned}$$

$$\begin{aligned}
B(3,1) &= \int_D \phi_3 g dx \\
&= \int_D (7.0373w_3 - 5.2794w_2 + 2.5186w_1) g dx \\
&= 7.0373 \int_e^f w_3 g dx - 5.2794 \int_c^d w_2 g dx + 2.5186 \int_a^b w_1 g dx \\
&= 0.3381
\end{aligned}$$

$$\begin{aligned}
B(4,1) &= \int_D \phi_4 g dx \\
&= \int_D (7.6394w_4 - 17.0046w_3 - 5.4347w_2 - 17.0321w_1) g dx \\
&= 7.6394 \int_0^1 w_4 g dx - 17.0046 \int_e^f w_3 g dx - 5.4347 \int_c^d w_2 g dx - 17.0321 \int_a^b w_1 g dx \\
&= 0.1538
\end{aligned}$$

เอกสารนี้เป็นเอกสารที่สงวนไว้สำหรับการใช้งานเพื่อการศึกษาเท่านั้น ไม่อนุญาตให้นำไปใช้ประโยชน์ด้านการค้า
ไม่ว่ากรณีใดๆ ทั้งสิ้น อีกทั้งห้ามมิให้ตัดแปลงเนื้อหาและต้องอ้างอิงถึงเจ้าของเอกสารทุกครั้งที่มีการนำไปใช้

$$\begin{aligned}
B(5,1) &= \int_D \phi_5 g dx \\
&= \int_D (3.0647w_5 + 7.6604w_3 - 7.6834w_1) g dx \\
&= 3.0647 \int_0^1 w_5 g dx + 7.6604 \int_e^f w_3 g dx - 7.6834 \int_a^b w_1 g dx \\
&= -0.0022
\end{aligned}$$

$$\begin{aligned}
C(1,1) &= \int_D (\phi_1 \times w_1) dx \\
&= \int_a^b (5.4825w_1) w_1 dx \\
&= 5.4825 \int_a^b w_1^2 dx \\
&= 0.1824
\end{aligned}$$

$$\begin{aligned}
C(1,2) &= \int_D (\phi_2 \times w_1) dx \\
&= \int_D (6.5746w_2 - 3.6364w_1) w_1 dx \\
&= 6.5746 \int_c^b w_1 w_2 dx - 3.6364 \int_a^b w_1^2 dx \\
&= 0.0001
\end{aligned}$$

$$\begin{aligned}
C(1,3) &= \int_D (\phi_3 \times w_1) dx \\
&= \int_D (7.0373w_3 - 5.2794w_2 + 2.5186w_1) w_1 dx \\
&= 7.0373 \int_e^b w_3 w_1 dx - 5.2794 \int_c^b w_1 w_2 dx + 2.5186 \int_a^b w_1^2 dx \\
&= 0.0002
\end{aligned}$$

$$\begin{aligned}
C(1,4) &= \int_D (\phi_4 \times w_1) dx \\
&= \int_D (7.6394w_4 - 17.0046w_3 - 5.4347w_2 - 17.0321w_1) w_1 dx \\
&= 7.6394 \int_a^b w_4 w_1 dx - 17.0046 \int_e^b w_3 w_1 dx - 5.4347 \int_c^b w_1 w_2 dx - 17.0321 \int_a^b w_1^2 dx \\
&= -0.0007
\end{aligned}$$

เอกสารนี้เป็นเอกสารที่สงวนไว้สำหรับการใช้งานเพื่อการศึกษาเท่านั้น ไม่อนุญาตให้นำไปใช้ประโยชน์ด้านการค้า
ไม่ว่ากรณีใดๆ ทั้งสิ้น อีกทั้งห้ามมิให้ดัดแปลงเนื้อหาและต้องอ้างอิงถึงเจ้าของเอกสารทุกครั้งที่มีการนำไปใช้

$$\begin{aligned}
C(1,5) &= \int_D (\phi_5 \times w_1) dx \\
&= \int_D (3.0647w_5 + 7.6604w_3 - 7.6834w_1)w_1 dx \\
&= 3.0647 \int_a^b w_5 w_1 dx + 7.6604 \int_e^b w_3 w_1 dx - 7.6834 \int_a^b w_1^2 dx \\
&= 0.0002
\end{aligned}$$

$$\begin{aligned}
C(2,1) &= \int_D (\phi_1 \times w_2) dx \\
&= \int_D (5.4825w_1)w_2 dx \\
&= 5.4825 \int_c^b w_1 w_2 dx \\
&= 0.1010
\end{aligned}$$

$$\begin{aligned}
C(2,2) &= \int_D (\phi_2 \times w_2) dx \\
&= \int_D (6.5746w_2 - 3.6364w_1)w_2 dx \\
&= 6.5746 \int_c^d w_2^2 dx - 3.6364 \int_c^d w_1 w_2 dx \\
&= 0.1518
\end{aligned}$$

$$\begin{aligned}
C(2,3) &= \int_D (\phi_3 \times w_2) dx \\
&= \int_D (7.0373w_3 - 5.2794w_2 + 2.5186w_1)w_2 dx \\
&= 7.0373 \int_e^d w_3 w_2 dx - 5.2794 \int_c^d w_2^2 dx + 2.5186 \int_c^b w_1 w_2 dx \\
&= 0.0004
\end{aligned}$$

$$\begin{aligned}
C(2,4) &= \int_D (\phi_4 \times w_2) dx \\
&= \int_D (7.6394w_4 - 17.0046w_3 - 5.4347w_2 - 17.0321w_1)w_2 dx \\
&= 7.6394 \int_c^d w_4 w_2 dx - 17.0046 \int_e^d w_3 w_2 dx - 5.4347 \int_c^d w_2^2 dx - 17.0321 \int_c^b w_1 w_2 dx \\
&= -0.0005
\end{aligned}$$

เอกสารนี้เป็นเอกสารที่สงวนไว้สำหรับการใช้งานเพื่อการศึกษาเท่านั้น ไม่อนุญาตให้นำไปใช้ประโยชน์ด้านการค้า
ไม่ว่ากรณีใดๆ ทั้งสิ้น อีกทั้งห้ามมิให้ดัดแปลงเนื้อหาและต้องอ้างอิงถึงเจ้าของเอกสารทุกครั้งที่มีการนำไปใช้

$$\begin{aligned}
C(2,5) &= \int_D (\phi_5 \times w_2) dx \\
&= \int_D (3.0647w_5 + 7.6604w_3 - 7.6834w_1)w_2 dx \\
&= 3.0647 \int_c^d w_5 w_2 dx + 7.6604 \int_e^d w_3 w_2 dx - 7.6834 \int_c^b w_1 w_2 dx \\
&= -0.0004
\end{aligned}$$

$$\begin{aligned}
C(3,1) &= \int_D (\phi_1 \times w_3) dx \\
&= \int_D (5.4825w_1)w_3 dx \\
&= 5.4825 \int_e^b w_1 w_3 dx \\
&= 0.0107
\end{aligned}$$

$$\begin{aligned}
C(3,2) &= \int_D (\phi_3 \times w_2) dx \\
&= \int_D (6.5746w_2 - 3.6364w_1)w_3 dx \\
&= 6.5746 \int_e^d w_2 w_3 dx - 3.6364 \int_e^b w_1 w_3 dx \\
&= 0.1140
\end{aligned}$$

$$\begin{aligned}
C(3,3) &= \int_D (\phi_3 \times w_3) dx \\
&= \int_D (7.0373w_3 - 5.2794w_2 + 2.5186w_1)w_3 dx \\
&= 7.0373 \int_e^f w_3^2 dx - 5.2794 \int_e^d w_2 w_3 dx + 2.5186 \int_e^b w_1 w_3 dx \\
&= 0.1418
\end{aligned}$$

$$\begin{aligned}
C(3,4) &= \int_D (\phi_4 \times w_3) dx \\
&= \int_D (7.6394w_4 - 17.0046w_3 - 5.4347w_2 - 17.0321w_1)w_3 dx \\
&= 7.6394 \int_e^f w_4 w_3 dx - 17.0046 \int_e^f w_3 w_3 dx - 5.4347 \int_e^d w_2^2 dx - 17.0321 \int_e^b w_1 w_3 dx \\
&= 0.0001
\end{aligned}$$

เอกสารนี้เป็นเอกสารที่สงวนไว้สำหรับการใช้งานเพื่อการศึกษาเท่านั้น ไม่อนุญาตให้นำไปใช้ประโยชน์ด้านการค้า
ไม่ว่ากรณีใดๆ ทั้งสิ้น อีกทั้งห้ามมิให้ตัดแปลงเนื้อหาและต้องอ้างอิงถึงเจ้าของเอกสารทุกครั้งที่มีการนำไปใช้

$$\begin{aligned}
C(3,5) &= \int_D (\phi_5 \times w_3) dx \\
&= \int_D (3.0647w_5 + 7.6604w_3 - 7.6834w_1)w_3 dx \\
&= 3.0647 \int_e^f w_5 w_3 dx + 7.6604 \int_e^f w_3^2 dx - 7.6834 \int_e^b w_1 w_3 dx \\
&= -0.0010
\end{aligned}$$

ดังนั้นสามารถเขียน A,B,C ในรูปเมตริกได้เป็น

$$A = \begin{bmatrix} -46.1482 & 33.8215 & 4.6178 & 46.2980 & 47.3896 \\ 33.8215 & -90.0513 & 55.6618 & -30.8417 & -31.3435 \\ 4.6184 & 64.8607 & -110.7999 & 80.3947 & -39.1534 \\ 46.2983 & -76.2016 & -51.3161 & -293.0350 & -0.2130 \\ 47.3895 & 25.3636 & 195.8940 & 195.894 & -168.9478 \end{bmatrix}$$

$$B = \begin{bmatrix} 0.5169 \\ 0.3581 \\ 0.3381 \\ 0.1538 \\ -0.0022 \end{bmatrix}$$

$$C = \begin{bmatrix} 0.1824 & 0.0001 & 0.0002 & -0.0007 & 0.0002 \\ 0.1010 & 0.1508 & 0.0004 & -0.0005 & -0.0004 \\ 0.0107 & 0.1140 & 0.1418 & 0.0001 & -0.0010 \end{bmatrix}$$

ดังนั้นเราสามารถเขียนสมการในรูปของ

$$\dot{x} = Ax + Bf, x(0) = x_0$$

เมื่อได้สมการสถานะแล้วจึงนำค่าที่ได้ไปสร้างตัวสังเกตสถานะชนิดรู้ค่าสถานะบางส่วน

(Reduce Order Observer) ได้เมื่อค่าโพลเป็น -20,-30 ตามขั้นตอนดังนี้

1. สร้างเมตริก T จาก

$$T^{-1} = \begin{bmatrix} C^\# \\ C \end{bmatrix}$$

กำหนดเมตริกซ์ $C^\#$ เป็น

$$C^\# = \begin{bmatrix} 0 & 1 & 0 & 1 & 0 \\ 1 & 0 & 1 & 0 & 1 \end{bmatrix}$$

ได้

$$T^{-1} = \begin{bmatrix} 0 & 1 & 0 & 1 & 0 \\ 1 & 0 & 1 & 0 & 1 \\ 0.1824 & 0.0001 & 0.0002 & -0.0007 & 0.0002 \\ 0.1010 & 0.1518 & 0.0004 & -0.0005 & -0.0004 \\ 0.0107 & 0.1140 & 0.1418 & 0.0001 & -0.0010 \end{bmatrix}$$

ดังนั้นเมทริกซ์ T จึงมีค่าเป็น

$$T = \begin{bmatrix} 0.0040 & -0.0012 & 5.5056 & -0.0306 & -0.0004 \\ 0.0009 & 0.0036 & -3.6798 & 6.6146 & -0.0371 \\ -0.0020 & 0.0044 & 2.4845 & -5.2736 & 7.0320 \\ 0.9991 & -0.0036 & 3.6798 & -6.6146 & 0.0371 \\ -0.0020 & 0.9968 & -7.9901 & 5.3042 & -7.0317 \end{bmatrix}$$

2. แปลงระบบให้เป็นระบบเสมือนโดยทำการหาค่า

$$\bar{A} = T^{-1}AT$$

$$= \begin{bmatrix} -0.3234 & -0.0310 & 0.1240 & 0.8499 & 0.2466 \\ 0.3230 & -0.1616 & 1.6836 & -1.3946 & 0.1090 \\ 0.0087 & 0.0086 & -0.1039 & 0.0249 & -0.0543 \\ 0.0001 & 0.0001 & 0.0617 & -0.1147 & 0.0625 \\ 0.0082 & -0.0085 & 0.0990 & -0.05448 & -0.0055 \end{bmatrix} \times 10^3$$

$$\bar{B} = T^{-1}B$$

$$= \begin{bmatrix} 0.5119 \\ 0.8528 \\ 0.0943 \\ 0.1066 \\ 0.0943 \end{bmatrix}$$

$$\bar{C} = CT$$

$$= \begin{bmatrix} 0 & 0 & 1 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 0 & 1 & 0 \\ 0 & 0 & 0 & 0 & 1 \end{bmatrix}$$

3. กำหนดตัวแปลง \bar{U} เมื่อ $\bar{U} = [I_{n-p} \quad -L] = [I_{2 \times 2} \quad -L]$ ได้

$$\bar{U} = \begin{bmatrix} 1 & 0 & -l_{11} & -l_{12} & -l_{13} \\ 0 & 1 & -l_{21} & -l_{22} & -l_{23} \end{bmatrix}$$

4. หาค่าของระบบเสมือนของตัวสังเกตสถานะ ได้

$$\hat{\bar{A}} = \bar{A}_{11} - L\bar{A}_{21}$$

$$\hat{\bar{B}} = \bar{A}_{11}L - L\bar{A}_{21} + \bar{A}_{12} - L\bar{A}_{22}$$

เอกสารนี้เป็นเอกสารที่สงวนไว้สำหรับการใช้งานเพื่อการศึกษาเท่านั้น ไม่อนุญาตให้นำไปใช้ประโยชน์ด้านการค้า
ไม่ว่ากรณีใดๆ ทั้งสิ้น อีกทั้งห้ามมิให้ดัดแปลงเนื้อหาและต้องอ้างอิงถึงเจ้าของเอกสารทุกครั้งที่มีการนำไปใช้

$$\begin{bmatrix} \hat{C} & \hat{D} \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} I_{n-p} & L \\ 0 & I_p \end{bmatrix}$$

$$\hat{J} = \bar{B}_1 - L\bar{B}_2$$

เมื่อค่า

$$\bar{A}_{11} = \begin{bmatrix} -323.3651 & -30.9704 \\ 323.0461 & -161.5520 \end{bmatrix}$$

$$\bar{A}_{12} = \begin{bmatrix} 124.0252 & 849.8743 & 246.5736 \\ 1683.5801 & -1394.6281 & 108.9855 \end{bmatrix}$$

$$\bar{A}_{21} = \begin{bmatrix} 8.6597 & 8.5726 \\ 0.0754 & 0.0885 \\ 8.1778 & -8.4976 \end{bmatrix}$$

$$\bar{A}_{22} = \begin{bmatrix} -103.8753 & 24.9418 & -54.3474 \\ 61.7059 & -114.6728 & 62.4678 \\ 99.0345 & -54.7630 & -5.5172 \end{bmatrix}$$

ทำการแก้สมการได้ค่า L เป็น

$$L = \begin{bmatrix} -19.7029 & 0 & -16.2322 \\ 11.6173 & 0 & 27.2009 \end{bmatrix}$$

5. ได้ค่าสภาวะของระบบเสมือนของตัวสังเกตสถานะเป็นดังนี้

$$\hat{A} = \begin{bmatrix} -20 & 0 \\ 0 & -30 \end{bmatrix}$$

$$\hat{B} = \begin{bmatrix} 78.9620 & 452.3763 & -589.1776 \\ -151.9955 & -194.7807 & 74.4406 \end{bmatrix}$$

$$\hat{C} = \begin{bmatrix} 1 & 0 \\ 0 & 1 \\ 0 & 0 \\ 0 & 0 \\ 0 & 0 \end{bmatrix}, \hat{D} = \begin{bmatrix} -19.7029 & 0 & -16.2322 \\ 11.6173 & 0 & 27.2009 \\ 1 & 0 & 0 \\ 0 & 1 & 0 \\ 0 & 0 & 1 \end{bmatrix}$$

$$\hat{J} = \begin{bmatrix} 3.9006 \\ -2.8079 \end{bmatrix}, \bar{U} = \begin{bmatrix} 1 & 0 & 19.7129 & 0 & 16.2322 \\ 0 & 1 & -11.6173 & 0 & -27.2009 \end{bmatrix}$$

6. จากสมการการแปลงตัวสังเกตสถานะจริง

$$\dot{z}(t) = \hat{A}z(t) + \hat{B}u(t) + \hat{J}u(t)$$

ได้ว่า

$$\dot{z}(t) = \begin{bmatrix} -20 & 0 \\ 0 & -30 \end{bmatrix} z(t) + \begin{bmatrix} 78.9620 & 452.3763 & -589.1776 \\ -151.9955 & -194.7807 & 74.4406 \end{bmatrix} z(t) + \begin{bmatrix} 3.9006 \\ -2.8079 \end{bmatrix} u(t)$$

เอกสารนี้เป็นเอกสารที่สงวนไว้สำหรับการใช้งานเพื่อการศึกษาเท่านั้น ไม่อนุญาตให้นำไปใช้ประโยชน์ด้านการค้า
ไม่ว่ากรณีใดๆ ทั้งสิ้น อีกทั้งห้ามมิให้ตัดแปลงเนื้อหาและต้องอ้างอิงถึงเจ้าของเอกสารทุกครั้งที่มีการนำไปใช้

7. จากสมการการตรวจวัดของระบบซึ่งยังไม่ทราบค่า

$$\hat{x}(t) = \hat{C}z(t) + \hat{D}y(t)$$

ได้ว่า

$$\hat{x}(t) = \begin{bmatrix} 1 & 0 \\ 0 & 1 \\ 0 & 0 \\ 0 & 0 \\ 0 & 0 \end{bmatrix} z(t) + \begin{bmatrix} -19.7029 & 0 & -16.2322 \\ 11.6173 & 0 & 27.2009 \\ 1 & 0 & 0 \\ 0 & 1 & 0 \\ 0 & 0 & 1 \end{bmatrix} y(t)$$

8. เราจึงสามารถหาค่าของ $\hat{p}(t)$ จากสมการ

$$\hat{p}_i^n(t) = \sum_{j=1}^n \hat{e}_i(t)(\phi_j(x), \rho_i(x)), i=1, \dots, l$$

เมื่อค่าของ $\rho_i(x) = \cos(\frac{\pi}{2}x)$ จึงสามารถวาดรูปแสดงการเปลี่ยนแปลงของ $\hat{p}(t)$ ได้ดัง

รูป



รูปที่ 3.4 แสดงค่าของ $\hat{p}(t)$ เมื่อเวลาเปลี่ยนแปลง

3.2.3 ทดลองหาค่าผลเฉลยโดยวิธีไฟไนต์ดิฟเฟอเรนซ์ (Finite Difference Method)

เพื่อนำค่าที่ได้มาทำการเปรียบเทียบกับวิธีก่อนหน้านี้ โดยทำดังนี้

$$\text{จาก } \frac{\partial u}{\partial t} = \frac{\partial^2 u}{\partial x^2} + (2x^2 - 4x - 2)u + (4x - 4x^2)f(t), \quad 0 < x < 1, t > 0$$

เอกสารนี้เป็นเอกสารที่สงวนไว้สำหรับการใช้งานเพื่อการศึกษาเท่านั้น ไม่อนุญาตให้นำไปใช้ประโยชน์ด้านการค้า
ไม่ว่ากรณีใดๆ ทั้งสิ้น อีกทั้งห้ามมิให้ตัดแปลงเนื้อหาและต้องอ้างอิงถึงเจ้าของเอกสารทุกครั้งที่มีการนำไปใช้

โดยมี initial condition เป็น $u(x,0)=0$, $0 < x < 1$

และมี boundary condition เป็น $u(0,t)=u(1,t)=0$, $t > 0$

ทำการจัดรูปสมการเป็น

$$\frac{\partial u}{\partial t} - \frac{\partial^2 u}{\partial x^2} + (2+4x-2x^2)u = (4x-4x^2)f(t)$$

โดยจากระเบียบวิธีของ Finite Difference Method

$$\frac{\partial u}{\partial t} = \frac{u_i^{n+1} - u_i^n}{\Delta t} \text{ โดย } t = n\Delta t$$

$$\text{และ } \frac{\partial^2 u}{\partial x^2} = \frac{u_{i-1}^n - 2u_i^n + u_{i+1}^n}{(\Delta x)^2} \text{ โดย } x = i\Delta x$$

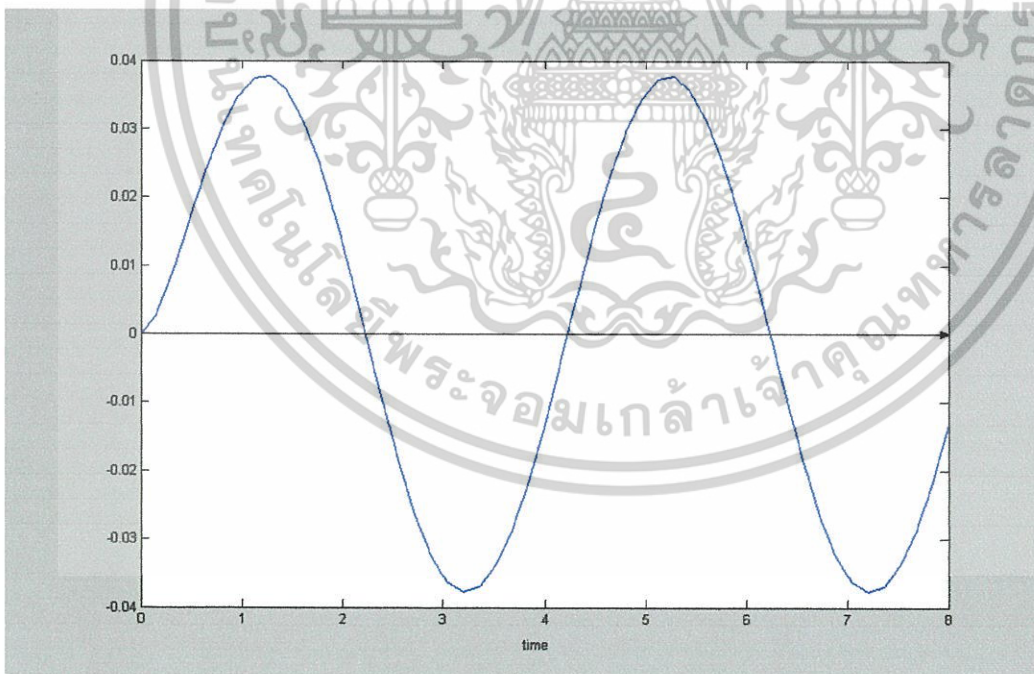
แทนค่าลงในสมการที่โจทย์กำหนดจะได้

$$\frac{u_i^{n+1} - u_i^n}{\Delta t} - \frac{u_{i-1}^n - 2u_i^n + u_{i+1}^n}{(\Delta x)^2} + (2+4x-2x^2)u_i^n = (4x-4x^2)f(t)$$

$$\therefore u_i^{n+1} = u_i^n + \left(\frac{u_{i-1}^n - 2u_i^n + u_{i+1}^n}{(\Delta x)^2} - (2+4x-2x^2)u_i^n + (4x-4x^2)f(t) \right) \Delta t$$

หาค่า $u(x,t)$ โดยทำการเขียนโปรแกรมแล้วทำการหาค่า $p(t)$ จากสมการ

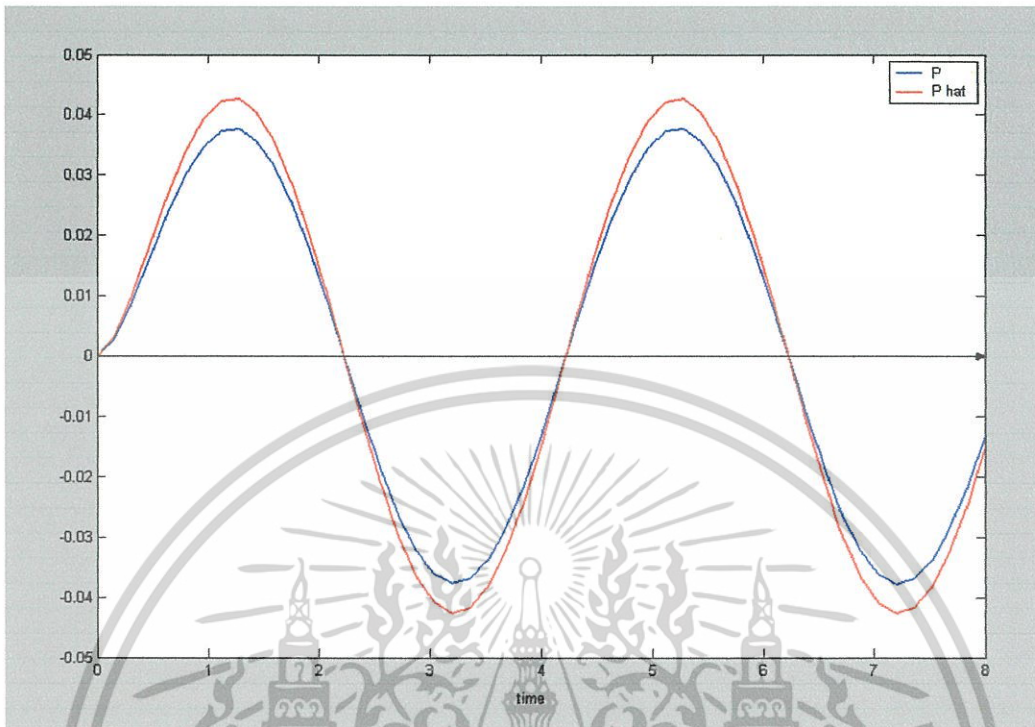
$p_i^n(t) = (u(x,t), \rho(x))$ แล้วนำมาพลอตกราฟ $p(t)$ ออกมาได้ดังรูป(โปรแกรมดูได้ที่ภาคผนวก)



รูปที่ 3.5 แสดงค่าของ $p(t)$ เมื่อเทียบกับเวลา

เอกสารนี้เป็นเอกสารที่สงวนไว้สำหรับการใช้งานเพื่อการศึกษาเท่านั้น ไม่อนุญาตให้นำไปใช้ประโยชน์ด้านการค้า
ไม่ว่ากรณีใดๆ ทั้งสิ้น อีกทั้งห้ามมิให้ตัดแปลงเนื้อหาและต้องอ้างอิงถึงเจ้าของเอกสารทุกครั้งที่มีการนำไปใช้

จากกราฟ $p(t)$ และ $\hat{p}(t)$ ทั้ง 2 รูปนำมาวัดเปรียบเทียบกันใหม่ได้เป็น



รูปที่ 3.6 แสดงการเปรียบเทียบค่าของ $p(t)$ และ $\hat{p}(t)$ เมื่อเทียบกับเวลา

จะเห็นได้ว่ากราฟที่ได้มีลักษณะที่ใกล้เคียงกันแต่ค่าไม่เท่ากัน ทั้งนี้เกิดมาจากการที่กราฟทั้ง 2 รูปนี้ได้มาจากการประมาณค่าทั้งคู่จึงเป็นไปไม่ได้เลยที่กราฟจะมีค่าเท่ากัน แต่เมื่อพิจารณาถึงค่าความผิดพลาด $\left| \frac{p - \hat{p}}{p} \right| = \left| \frac{0.038 - 0.043}{0.038} \right| = 0.1316$ จะเห็นว่าเกิดขึ้นเพียงเล็กน้อยเท่านั้นเราจึงสามารถสรุปได้ว่าน่าจะสามารสร้างตัวสังเกตสถานะของระบบขึ้นมาจากค่าการประมาณค่าที่ได้ทำ

เอกสารนี้เป็นเอกสารที่สงวนไว้สำหรับการใช้งานเพื่อการศึกษาเท่านั้น ไม่อนุญาตให้นำไปใช้ประโยชน์ด้านการค้าไม่ว่ากรณีใดๆ ทั้งสิ้น อีกทั้งห้ามมิให้ตัดแปลงเนื้อหาและต้องอ้างอิงถึงเจ้าของเอกสารทุกครั้งที่มีการนำไปใช้

บทที่ 4

บทวิจารณ์และสรุป

4.1 สรุป

จากการศึกษาเกี่ยวกับการออกแบบตัวสังเกตสถานะ ได้พบข้อสังเกตหลายอย่างเกี่ยวกับตัวสังเกตสถานะ ซึ่งสามารถกล่าวโดยสรุปว่า

1. ค่าสถานะของระบบจะถูกสังเกตได้ก็ต้องนำข้อมูลของ อินพุท และ เอาท์พุท มาทำการสร้างสถานะใหม่ โดยมาจากการสังเกตค่าสถานะจริง
2. การสังเกตสถานะใดๆก็ตาม จะเกิดปัญหาข้อมูลของสถานะแรกเริ่มของข้อมูลเสมอ เราจึงต้องทำการกำหนดค่าเริ่มแรกให้แก่ระบบก่อน แต่ค่าเริ่มแรกของตัวสังเกตสถานะนั้นเราจะสามารถกำหนดให้มีค่าเท่าไรก็ได้ เพื่อให้ใกล้เคียงกับค่าแรกเริ่มของระบบจริง
3. ค่าของตัวสังเกตสถานะของระบบนั้นจะมีค่าใกล้เคียงกับค่าสถานะจริงของระบบจนสามารถเปรียบเทียบได้ว่าเป็นค่าเดียวกันเมื่อเวลามากขึ้น (เมื่อระบบเข้าสู่สถานะคงที่) เราจึงสามารถใช้ตัวสังเกตสถานะของระบบในการป้อนกลับค่าสถานะต่อไป
4. การที่จะใช้ตัวสังเกตสถานะชนิดที่รู้ค่าสถานะทั้งหมดนั้น เมื่อสถานะจริงๆของระบบนั้น ยังไม่ได้ถูกตรวจวัดค่าหรือ ไม่ได้ถูกพิจารณามาก่อน ดังนั้นจึงใช้ตัวสังเกตสถานะชนิดรู้ค่าทั้งหมดมาทำการตรวจวัดระบบ ดังกล่าว
5. การที่ระบบสามารถตรวจวัดค่าได้เพียงบางสถานะ เมื่อต้องการตรวจวัดค่าสถานะที่เหลือก็ใช้ตัวสังเกตชนิดรู้ค่าบางส่วน
6. เมื่อทำการสังเกตค่าสถานะชนิดรู้ค่าสถานะบางส่วนได้แล้ว จากนั้นนำตัวสังเกตค่าสถานะตัวนี้มาใช้ป้อนกลับค่าสถานะ จะได้ผลตอบสนองเชิงเวลาเหมือนกับการควบคุมโดยใช้เรคกูเลเตอร์
7. ระบบควบคุมใดๆก็ตามหากสามารถควบคุมและสังเกตได้ ระบบดังกล่าวนี้สามารถแยกส่วนการควบคุมได้โดยการกำหนดค่าโพลทั้งการควบคุม และการสังเกต โดยที่การกระทำทั้งสองอย่างนี้จะมีเสถียรภาพเสมอ

4.2 วิวิจารณ์

ในการคำนวณในเรื่องการศึกษาการกระจายค่าของความร้อนนั้นจะเป็นการประมาณค่าทั้งหมดดังนั้นจึงได้ใช้วิธีไฟไนต์ดิฟเฟอเรนซ์ในการหาค่าซึ่งก็เป็นการประมาณค่าตัวแปรมาเช่นกัน ดังนั้นค่าที่ได้จึงเป็นค่าที่ประมาณมาไม่ใช่ค่าที่แท้จริง แต่เมื่อได้นำมาลองทำการเปรียบเทียบกันดู

เอกสารนี้เป็นเอกสารที่สงวนไว้สำหรับการใช้งานเพื่อการศึกษาเท่านั้น ไม่อนุญาตให้นำไปใช้ประโยชน์ด้านการค้า ไม่ว่ากรณีใดๆ ทั้งสิ้น อีกทั้งห้ามมิให้ดัดแปลงเนื้อหาและต้องอ้างอิงถึงเจ้าของเอกสารทุกครั้งที่มีการนำไปใช้

แล้วพบว่าค่าที่ได้มาจากการวาดกราฟค่า $p(t)$ และ $\hat{p}(t)$ มีค่าไปในแนวทางเดียวกันและเมื่อพิจารณาถึงค่าความผิดพลาด $\left| \frac{p - \hat{p}}{p} \right| = \left| \frac{0.038 - 0.043}{0.038} \right| = 0.1316$ จะเห็นว่าเกิดขึ้นเพียงเล็กน้อยเท่านั้นจึงจะสรุปว่าการสร้างตัวสังเกตค่าสถานะของระบบโดยการประมาณค่าโดยวิธีของกาลเลอคินที่เกี่ยวข้องกับค่า Complete Sequence นั้นสามารถนำมาใช้ในการสร้างตัวสังเกตค่าสถานะของระบบได้



เอกสารนี้เป็นเอกสารที่สงวนไว้สำหรับการใช้งานเพื่อการศึกษาเท่านั้น ไม่อนุญาตให้นำไปใช้ประโยชน์ด้านการค้า
ไม่ว่ากรณีใดๆ ทั้งสิ้น อีกทั้งห้ามมิให้ตัดแปลงเนื้อหาและต้องอ้างอิงถึงเจ้าของเอกสารทุกครั้งที่มีการนำไปใช้



เอกสารนี้เป็นเอกสารที่สงวนไว้สำหรับการใช้งานเพื่อการศึกษาเท่านั้น ไม่อนุญาตให้นำไปใช้ประโยชน์ด้านการค้า
ไม่ว่ากรณีใดๆ ทั้งสิ้น อีกทั้งห้ามมิให้ตัดแปลงเนื้อหาและต้องอ้างอิงถึงเจ้าของเอกสารทุกครั้งที่มีการนำไปใช้

การโปรแกรมที่ใช้ในการคำนวณค่าและวาดกราฟในการแก้ปัญห

1. โปรแกรมที่ใช้ในการทดลองศึกษาการควบคุมป้อนกลับโดยใช้ออบเซอร์เวอร์

clear all

A = [-5 1 0 ; 2 -3 1 ; 0 1 -2];

B = [2 0 0];

C = [0 0 1];

X0 = [1 0 0];

Z0 = [0 0];

XZ0 = [1 0 0 0 0];

Cs = [1 1 1 ; 1 0 1];

Tinv = [1 1 1 ; 1 0 1 ; 0 0 1];

T = inv(Tinv);

DetT = det(T);

Ab = Tinv*A*T;

Bb = Tinv*B;

Cb = C*T;

Ab11 = [Ab(1,1) Ab(1,2) ; Ab(2,1) Ab(2,2)];

Ab21 = [Ab(3,1) Ab(3,2)];

Ab12 = [Ab(1,3) ; Ab(2,3)];

Ab22 = [Ab(3,3)];

Bb1 = [Bb(1) ; Bb(2)];

Bb2 = [Bb(3)];

L = [12 ; 5];

Abh = [-13 10 ; -3 -2]

Bbh = Ab11*L - L*Ab21*L + Ab12 - L*Ab22

Cbh = [1 0 ; 0 1 ; 0 0]

Dbh = [12 ; 5 ; 1]

เอกสารนี้เป็นเอกสารที่สงวนไว้สำหรับการใช้งานเพื่อการศึกษาเท่านั้น ไม่อนุญาตให้นำไปใช้ประโยชน์ด้านการค้า
ไม่ว่ากรณีใดๆ ทั้งสิ้น อีกทั้งห้ามมิให้ดัดแปลงเนื้อหาและต้องอ้างอิงถึงเจ้าของเอกสารทุกครั้งที่มีการนำไปใช้

$$J_{bh} = B_{b1} - L * B_{b2}$$

$$A_h = A_{bh};$$

$$B_h = B_{bh};$$

$$C_h = T * C_{bh};$$

$$D_h = T * D_{bh};$$

$$J_h = J_{bh};$$

$$\% \quad [\dot{X} \dot{Z}]' = [-5 \ 1 \ 0 \ 0 \ 0 \ 0; \ 2 \ -3 \ 1 \ 0 \ 0; \ 0 \ 1 \ -2 \ 0 \ 0; \ 0 \ 0 \ -80 \ -13 \ 10; \ 0 \ 0 \ -33 \ -3 \ -2] * [X \ Z]' + [2 \ 0 \ 0 \ 2 \ 2]' * u$$

% from State feedback

% Characteristic Equation of Feedback is " $\det(SI - A - BF) * \det(SI - A_h) = 0$ "

% $\det(SI - A_h = ?$ We don't care.

% So If $F = [f_1 \ f_2 \ f_3]$

$$\% \quad A + BF = [(2f_1 - 5) \ (2f_2 + 1) \ 2f_3; \ 2 \ -3 \ 1; \ 0 \ 1 \ -2]$$

$$\% \quad \text{So } \det(SI - A - BF) = s^3 + (-2f_1 + 10)s^2 + (-10f_1 - 4f_2 + 28)s + (f_1 - 8f_2 - 4f_3 + 21) = 0$$

% And the desired poles are $(s + 5 + j)(s + 5 - j)(s + 6) = 0$

$$\% \quad \text{That is } s^3 + 16s^2 + 86s + 156 = 0$$

$$\% \quad \text{So } -2f_1 + 10 = 16 \quad \implies \quad f_1 = -3$$

$$\% \quad -10f_1 - 4f_2 + 28 = 86 \quad \implies \quad f_2 = -7$$

$$\% \quad f_1 - 8f_2 - 4f_3 + 21 = 156 \quad \implies \quad f_3 = -20.5$$

$$F = [-3 \ -7 \ -20.5];$$

$$\% \quad [\dot{X} \dot{Z}]' = [(A + BFD_hC) \ BFCh; \ (B_hC + J_hFD_hC) \ (A_h + J_hFCh)] * [X \ Z]$$

$$\dot{X} \dot{Z} \dot{1} \dot{1} = (A + B * F * D_h * C);$$

$$\dot{X} \dot{Z} \dot{1} \dot{2} = B * F * C_h;$$

$$\dot{X} \dot{Z} \dot{2} \dot{1} = (B_h * C + J_h * F * D_h * C);$$

$$\dot{X} \dot{Z} \dot{2} \dot{2} = (A_h + J_h * F * C_h);$$

เอกสารนี้เป็นเอกสารที่สงวนไว้สำหรับการใช้งานเพื่อการศึกษาเท่านั้น ไม่อนุญาตให้นำไปใช้ประโยชน์ด้านการค้า
ไม่ว่ากรณีใดๆ ทั้งสิ้น อีกทั้งห้ามมิให้ดัดแปลงเนื้อหาและต้องอ้างอิงถึงเจ้าของเอกสารทุกครั้งที่มีการนำไปใช้

```

XdotZdot = [XdotZdot11(1,1) XdotZdot11(1,2) XdotZdot11(1,3) XdotZdot12(1,1)
XdotZdot12(1,2) ; XdotZdot11(2,1) XdotZdot11(2,2) XdotZdot11(2,3) XdotZdot12(2,1)
XdotZdot12(2,2) ; XdotZdot11(3,1) XdotZdot11(3,2) XdotZdot11(3,3) XdotZdot12(3,1)
XdotZdot12(3,2); XdotZdot21(1,1) XdotZdot21(1,2) XdotZdot21(1,3) XdotZdot22(1,1)
XdotZdot22(1,2) ; XdotZdot21(2,1) XdotZdot21(2,2) XdotZdot21(2,3) XdotZdot22(2,1)
XdotZdot22(2,2)]
% Solve for X and Z from This Equation using initial condition " X0 = [1 0 0] and Z0 = [0 0] "
s = sym('s');

```

```

eAt = vpa(simple(ilaplace((s*eye(5) - XdotZdot)^-1)));
eAtXZ0 = eAt*XZ0;

```

```

for T = 1 : 2501
    t = (T-1)/1000;
    X1(T) = eval(eAtXZ0(1));
    X2(T) = eval(eAtXZ0(2));
    X3(T) = eval(eAtXZ0(3));
    Y(T) = C*[X1(T) X2(T) X3(T)];
    Z1(T) = eval(eAtXZ0(4));
    Z2(T) = eval(eAtXZ0(5));
    Xh1(T) = Ch(1,1)*Z1(T) + Ch(1,2)*Z2(T) + Dh(1)*Y(T);
    Xh2(T) = Ch(2,1)*Z1(T) + Ch(2,2)*Z2(T) + Dh(2)*Y(T);
    Xh3(T) = Ch(3,1)*Z1(T) + Ch(3,2)*Z2(T) + Dh(3)*Y(T);

```

```

end
t = 0 : 0.001 : 2.5;
figure
plot(t,X1,'g',t,Xh1,'g',t,X2,'b',t,Xh2,'b',t,X3,'r',t,Xh3,'r')
legend('From x1','From x1 hat','From x2','From x2 hat','From x3');

```

เอกสารนี้เป็นเอกสารที่สงวนไว้สำหรับการใช้งานเพื่อการศึกษาเท่านั้น ไม่อนุญาตให้นำไปใช้ประโยชน์ด้านการค้า
ไม่ว่ากรณีใดๆ ทั้งสิ้น อีกทั้งห้ามมิให้ดัดแปลงเนื้อหาและต้องอ้างอิงถึงเจ้าของเอกสารทุกครั้งที่มีการนำไปใช้

2. โปรแกรมที่ใช้ในการคำนวณค่าต่างๆระบบการกระจายอนุกรมเบซันต์วง โดยการใช้ตัวสังเกตสถานะของระบบ

```

clear all
xp = 0.7;
x = sym('x');

%-----%

a = 1/12 + 0.0000001/12;
b = 7/12 - 0.0000001/12;
c = 3/12 + 0.0000001/12;
d = 9/12 - 0.0000001/12;
e = 5/12 + 0.0000001/12;
f = 11/12 - 0.0000001/12;

nw1 = ['exp(-1./(1-(16.*(x - 1/3).^2)))'];
nw2 = ['exp(-1./(1-(16.*(x - 1/2).^2)))'];
nw3 = ['exp(-1./(1-(16.*(x - 2/3).^2)))'];
nw4 = ['sin(pi*x)'];
nw5 = ['sin(2*pi*x)'];

x = sym('x');
n1 = quad('(exp(-1./(1-(16.*(x - 1/3).^2))).^2',a,b);
n2 = quad('(exp(-1./(1-(16.*(x - 1/2).^2))).^2',c,d);
n3 = quad('(exp(-1./(1-(16.*(x - 2/3).^2))).^2',e,f);
n4 = quad('(sin(pi*x)).^2',0,1);
n5 = quad('(sin(2*pi*x)).^2',0,1);

n12 = quad('exp(-1./(1-(16.*(x - 1/2).^2))).*exp(-1./(1-(16.*(x - 1/3).^2)))',c,b);
n13 = quad('exp(-1./(1-(16.*(x - 1/3).^2))).*exp(-1./(1-(16.*(x - 2/3).^2)))',e,b);
n14 = quad('exp(-1./(1-(16.*(x - 1/3).^2))).*sin(pi*x)',a,b);
n15 = quad('exp(-1./(1-(16.*(x - 1/3).^2))).*sin(2*pi*x)',a,b);
n23 = quad('exp(-1./(1-(16.*(x - 1/2).^2))).*exp(-1./(1-(16.*(x - 2/3).^2)))',e,d);

```

เอกสารนี้เป็นเอกสารที่สงวนไว้สำหรับการใช้งานเพื่อการศึกษาเท่านั้น ไม่อนุญาตให้นำไปใช้ประโยชน์ด้านการค้า
ไม่ว่ากรณีใดๆ ทั้งสิ้น อีกทั้งห้ามมิให้ตัดแปลงเนื้อหาและต้องอ้างอิงถึงเจ้าของเอกสารทุกครั้งที่มีการนำไปใช้

```

n24 = quad('exp(-1./(1-(16.*(x - 1/2).^2))).*sin(pi*x)',c,d);
n25 = quad('exp(-1./(1-(16.*(x - 1/2).^2))).*sin(2*pi*x)',c,d);
n34 = quad('exp(-1./(1-(16.*(x - 2/3).^2))).*sin(pi*x)',e,f);
n35 = quad('exp(-1./(1-(16.*(x - 2/3).^2))).*sin(2*pi*x)',e,f);
n45 = quad('sin(pi*x).*sin(2*pi*x)',0,1);

```

```

nf1 = ['(5.4825*',nw1,')'];
nf2 = ['(6.5746*',nw2,' - 3.6364*',nw1,')'];
nf3 = ['(7.0373*',nw3,' - 5.2794*',nw2,' + 2.5186*',nw1,')'];
nf4 = ['(7.6394*',nw4,' - 17.0046*',nw3,' - 5.4347*',nw2,' - 17.0321*',nw1,')'];
nf5 = ['(3.0647*',nw5,' + 7.6604*',nw3,' - 7.6834*',nw1,')'];

```

```

dw1 = ['(((20736*x.^4 - 27648*x.^3 + 13824*x.^2 - 3072*x + 229).*',nw1,')/(55296.*((x -
7/12).^4).*((x - 1/12).^4))'];
dw2 = ['(((24576*x.^4 - 49152*x.^3 + 36864*x.^2 - 12288*x + 1504).*',nw2,')/(((16*x.^2 -
16*x + 3).^4))'];
dw3 = ['(((20736*x.^4 - 55296*x.^3 + 55296*x.^2 - 24576*x + 4069).*',nw3,')/(55296.*((x -
5/12).^4).*((x - 11/12).^4))'];
dw4 = ['((-1)*(pi^2)*sin(pi*x)'];
dw5 = ['((-4)*(pi^2)*sin(2*pi*x)'];
q = ['(2*(x.^2) - 4*x - 2)'];
g = ['((4*x) - (4*(x.^2)))'];

```

```

wd11 = [nw1,'*',dw1];
wd12 = [nw1,'*',dw2];
wd13 = [nw1,'*',dw3];
wd14 = [nw1,'*',dw4];
wd15 = [nw1,'*',dw5];

```

```

wd21 = [nw2,'*',dw1];
wd22 = [nw2,'*',dw2];
wd23 = [nw2,'*',dw3];

```

เอกสารนี้เป็นเอกสารที่สงวนไว้สำหรับการใช้งานเพื่อการศึกษาเท่านั้น ไม่อนุญาตให้拿去ใช้ประโยชน์ด้านการค้า
ไม่ว่ากรณีใดๆ ทั้งสิ้น อีกทั้งห้ามมิให้ตัดแปลงเนื้อหาและต้องอ้างอิงถึงเจ้าของเอกสารทุกครั้งที่มีการนำไปใช้

wd24 = [nw2,'*',dw4];

wd25 = [nw2,'*',dw5];

wd31 = [nw3,'*',dw1];

wd32 = [nw3,'*',dw2];

wd33 = [nw3,'*',dw3];

wd34 = [nw3,'*',dw4];

wd35 = [nw3,'*',dw5];

wd41 = [nw4,'*',dw1];

wd42 = [nw4,'*',dw2];

wd43 = [nw4,'*',dw3];

wd44 = [nw4,'*',dw4];

wd45 = [nw4,'*',dw5];

wd51 = [nw5,'*',dw1];

wd52 = [nw5,'*',dw2];

wd53 = [nw5,'*',dw3];

wd54 = [nw5,'*',dw4];

wd55 = [nw5,'*',dw5];

wq11 = [nw1,'*',q,'*',nw1];

wq12 = [nw1,'*',q,'*',nw2];

wq13 = [nw1,'*',q,'*',nw3];

wq14 = [nw1,'*',q,'*',nw4];

wq15 = [nw1,'*',q,'*',nw5];

wq21 = [nw2,'*',q,'*',nw1];

wq22 = [nw2,'*',q,'*',nw2];

wq23 = [nw2,'*',q,'*',nw3];

wq24 = [nw2,'*',q,'*',nw4];

wq25 = [nw2,'*',q,'*',nw5];

เอกสารนี้เป็นเอกสารที่สงวนไว้สำหรับการใช้งานเพื่อการศึกษาเท่านั้น ไม่อนุญาตให้นำไปใช้ประโยชน์ด้านการค้า
ไม่ว่ากรณีใดๆ ทั้งสิ้น อีกทั้งห้ามมิให้ตัดแปลงเนื้อหาและต้องอ้างอิงถึงเจ้าของเอกสารทุกครั้งที่มีการนำไปใช้

$$\begin{aligned}wq31 &= [nw3, '*', q, '*', nw1]; \\wq32 &= [nw3, '*', q, '*', nw2]; \\wq33 &= [nw3, '*', q, '*', nw3]; \\wq34 &= [nw3, '*', q, '*', nw4]; \\wq35 &= [nw3, '*', q, '*', nw5];\end{aligned}$$

$$\begin{aligned}wq41 &= [nw4, '*', q, '*', nw1]; \\wq42 &= [nw4, '*', q, '*', nw2]; \\wq43 &= [nw4, '*', q, '*', nw3]; \\wq44 &= [nw4, '*', q, '*', nw4]; \\wq45 &= [nw4, '*', q, '*', nw5];\end{aligned}$$

$$\begin{aligned}wq51 &= [nw5, '*', q, '*', nw1]; \\wq52 &= [nw5, '*', q, '*', nw2]; \\wq53 &= [nw5, '*', q, '*', nw3]; \\wq54 &= [nw5, '*', q, '*', nw4]; \\wq55 &= [nw5, '*', q, '*', nw5];\end{aligned}$$

$$\begin{aligned}A(1,1) &= 30.0578 * \text{quad}(wd11,a,b) - 30.0578 * \text{quad}(wq11,a,b); \\A(1,2) &= 36.0452 * \text{quad}(wd12,c,b) - 19.9366 * \text{quad}(wd11,a,b) - 36.0452 * \text{quad}(wq12,c,b) + \\&19.9366 * \text{quad}(wq11,a,b); \\A(1,3) &= 38.5812 * \text{quad}(wd13,e,b) - 28.9443 * \text{quad}(wd12,c,b) + 13.8082 * \text{quad}(wd11,a,b) - \\&38.5812 * \text{quad}(wq13,e,b) + 28.9443 * \text{quad}(wq12,c,b) - 13.8082 * \text{quad}(wq11,a,b); \\A(1,4) &= 41.883 * \text{quad}(wd14,a,b) - 93.2277 * \text{quad}(wd13,e,b) - 29.7957 * \text{quad}(wd12,c,b) - \\&93.3785 * \text{quad}(wd11,a,b) - 41.883 * \text{quad}(wq14,a,b) + 93.277 * \text{quad}(wq13,e,b) + \\&29.7959 * \text{quad}(wq12,c,b) + 93.3785 * \text{quad}(wq11,a,b); \\A(1,5) &= 16.8022 * \text{quad}(wd15,a,b) + 41.9981 * \text{quad}(wd13,e,b) - 42.1242 * \text{quad}(wd11,a,b) - \\&16.8022 * \text{quad}(wq15,a,b) - 41.9981 * \text{quad}(wq13,e,b) + 42.1242 * \text{quad}(wq11,a,b); \\A(2,1) &= 36.0452 * \text{quad}(wd21,c,b) - 19.9366 * \text{quad}(wd11,a,b) - 36.0452 * \text{quad}(wq21,c,b) + \\&19.9366 * \text{quad}(wq11,a,b);\end{aligned}$$

เอกสารนี้เป็นเอกสารที่สงวนไว้สำหรับการใช้งานเพื่อการศึกษาเท่านั้น ไม่อนุญาตให้นำไปใช้ประโยชน์ด้านการค้า
ไม่ว่ากรณีใดๆ ทั้งสิ้น อีกทั้งห้ามมิให้ดัดแปลงเนื้อหาและต้องอ้างอิงถึงเจ้าของเอกสารทุกครั้งที่มีการนำไปใช้

$$A(2,2) = 43.2254*\text{quad}(\text{wd}22,\text{c,d}) - 22.17*\text{quad}(\text{wd}21,\text{c,b}) - 22.117*\text{quad}(\text{wd}12,\text{c,b}) + \\ 13.2234*\text{quad}(\text{wd}11,\text{a,b}) - 43.2254*\text{quad}(\text{wq}22,\text{c,d}) + 44.234*\text{quad}(\text{wq}21,\text{c,b}) - \\ 13.2234*\text{quad}(\text{wq}11,\text{a,b});$$

$$A(2,3) = 46.2674*\text{quad}(\text{wd}23,\text{e,d}) - 34.7099*\text{quad}(\text{wd}22,\text{c,d}) + 16.5588*\text{quad}(\text{wd}21,\text{c,b}) - \\ 25.5904*\text{quad}(\text{wd}13,\text{e,b}) + 19.198*\text{quad}(\text{wd}12,\text{c,b}) - 9.1586*\text{quad}(\text{wd}11,\text{a,b}) - \\ 46.2674*\text{quad}(\text{wq}23,\text{e,d}) + 34.7099*\text{quad}(\text{wq}22,\text{c,d}) - 35.7568*\text{quad}(\text{wq}12,\text{c,b}) + \\ 25.5904*\text{quad}(\text{wq}13,\text{e,b}) + 9.1586*\text{quad}(\text{wq}11,\text{a,b});$$

$$A(2,4) = 50.226*\text{quad}(\text{wd}24,\text{c,d}) - 111.7984*\text{quad}(\text{wd}23,\text{e,d}) - 35.731*\text{quad}(\text{wd}22,\text{c,d}) - \\ 111.9792*\text{quad}(\text{wd}21,\text{c,b}) - 27.7799*\text{quad}(\text{wd}14,\text{a,b}) + 61.8355*\text{quad}(\text{wd}13,\text{e,b}) + \\ 19.7627*\text{quad}(\text{wd}12,\text{c,b}) + 61.9355*\text{quad}(\text{wd}11,\text{a,b}) - 50.266*\text{quad}(\text{wq}24,\text{c,d}) + \\ 111.7984*\text{quad}(\text{wq}23,\text{e,d}) + 35.731*\text{quad}(\text{wq}22,\text{c,d}) + 92.2165*\text{quad}(\text{wq}21,\text{c,b}) + \\ 27.799*\text{quad}(\text{wq}14,\text{a,b}) - 61.8355*\text{quad}(\text{wq}13,\text{e,b}) - 61.9355*\text{quad}(\text{wq}11,\text{a,b});$$

$$A(2,5) = -11.1565*\text{quad}(\text{wd}15,\text{a,b}) + 27.9399*\text{quad}(\text{wd}11,\text{a,b}) - 27.8563*\text{quad}(\text{wd}13,\text{e,b}) + \\ 20.1492*\text{quad}(\text{wd}25,\text{c,d}) - 50.5153*\text{quad}(\text{wd}21,\text{c,b}) + 50.3641*\text{quad}(\text{wd}23,\text{e,d}) + \\ 11.1565*\text{quad}(\text{wq}15,\text{a,b}) - 27.9399*\text{quad}(\text{wq}11,\text{a,b}) + 27.8563*\text{quad}(\text{wq}13,\text{e,b}) - \\ 20.1492*\text{quad}(\text{wq}25,\text{c,d}) + 50.5153*\text{quad}(\text{wq}21,\text{c,b}) - 50.3641*\text{quad}(\text{wq}23,\text{e,d});$$

$$A(3,1) = 13.8082*\text{quad}(\text{wd}11,\text{a,b}) - 28.9443*\text{quad}(\text{wd}21,\text{c,b}) + 38.582*\text{quad}(\text{wd}31,\text{e,b}) - \\ 13.8082*\text{quad}(\text{wq}11,\text{a,b}) + 28.9443*\text{quad}(\text{wq}12,\text{c,b}) - 38.582*\text{quad}(\text{wq}13,\text{e,b});$$

$$A(3,2) = -9.1586*\text{quad}(\text{wd}11,\text{a,b}) + 16.558*\text{quad}(\text{wd}12,\text{c,b}) + 19.198*\text{quad}(\text{wd}21,\text{c,b}) - \\ 34.7099*\text{quad}(\text{wd}22,\text{c,d}) - 25.5904*\text{quad}(\text{wd}21,\text{e,b}) + 46.2674*\text{quad}(\text{wd}32,\text{e,d}) + \\ 9.1586*\text{quad}(\text{wq}11,\text{a,b}) - 35.7568*\text{quad}(\text{wq}12,\text{c,b}) + 34.7099*\text{quad}(\text{wq}22,\text{c,d}) - \\ 46.2674*\text{quad}(\text{wq}23,\text{e,d}) + 25.5904*\text{quad}(\text{wq}13,\text{e,b});$$

$$A(3,3) = 6.3433*\text{quad}(\text{wd}11,\text{a,b}) - 13.2967*\text{quad}(\text{wd}12,\text{c,b}) + 17.7241*\text{quad}(\text{wd}13,\text{e,b}) - \\ 13.2967*\text{quad}(\text{wd}21,\text{c,b}) + 27.8721*\text{quad}(\text{wd}22,\text{c,d}) - 37.1527*\text{quad}(\text{wd}23,\text{e,d}) + \\ 17.7241*\text{quad}(\text{wd}31,\text{e,b}) - 37.1527*\text{quad}(\text{wd}32,\text{e,d}) + 49.5236*\text{quad}(\text{wd}33,\text{e,f}) - \\ 6.3433*\text{quad}(\text{wq}11,\text{a,b}) + 26.5934*\text{quad}(\text{wq}12,\text{c,b}) - 35.4482*\text{quad}(\text{wq}13,\text{e,b}) - \\ 27.8721*\text{quad}(\text{wq}22,\text{c,d}) + 79.3054*\text{quad}(\text{wq}23,\text{e,d}) - 49.5236*\text{quad}(\text{wq}33,\text{e,f});$$

$$A(3,4) = 19.2406*\text{quad}(\text{wd}14,\text{a,b}) - 42.897*\text{quad}(\text{wd}11,\text{a,b}) - 13.6878*\text{quad}(\text{wd}12,\text{c,b}) - \\ 42.8278*\text{quad}(\text{wd}13,\text{e,b}) - 40.3314*\text{quad}(\text{wd}24,\text{c,d}) + 89.9193*\text{quad}(\text{wd}21,\text{c,b}) + \\ 28.692*\text{quad}(\text{wd}22,\text{c,d}) + 89.7741*\text{quad}(\text{wd}23,\text{e,d}) + 53.7607*\text{quad}(\text{wd}34,\text{e,f}) - \\ 119.86*\text{quad}(\text{wd}31,\text{e,b}) - 38.2456*\text{quad}(\text{wd}32,\text{e,d}) - 119.6665*\text{quad}(\text{wd}33,\text{e,f}) -$$

เอกสารนี้เป็นเอกสารที่สงวนไว้สำหรับการใช้งานเพื่อการศึกษาเท่านั้น ไม่อนุญาตให้นำไปใช้ประโยชน์ด้านการค้า
ไม่ว่ากรณีใดๆ ทั้งสิ้น อีกทั้งห้ามมิให้ตัดแปลงเนื้อหาและต้องอ้างอิงถึงเจ้าของเอกสารทุกครั้งที่มีการนำไปใช้

$$19.2406*\text{quad}(\text{wq14,a,b}) + 42.897*\text{quad}(\text{wq11,a,b}) - 76.2315*\text{quad}(\text{wq12,c,b}) + \\ 162.6878*\text{quad}(\text{wq13,e,b}) + 40.3314*\text{quad}(\text{wq24,c,d}) - 28.692*\text{quad}(\text{wq22,c,d}) - \\ 51.5285*\text{quad}(\text{wq23,e,d}) - 53.7307*\text{quad}(\text{wq34,e,f}) + 119.6665*\text{quad}(\text{wq33,e,f});$$

$$A(3,5) = 7.7188*\text{quad}(\text{wd15,a,b}) - 19.3594*\text{quad}(\text{wd11,a,b}) + 19.2935*\text{quad}(\text{wd13,e,b}) - \\ 16.1798*\text{quad}(\text{wd25,c,d}) + 40.5637*\text{quad}(\text{wd21,c,b}) - 40.4423*\text{quad}(\text{wd23,e,d}) + \\ 21.5672*\text{quad}(\text{wd35,e,f}) - 54.0704*\text{quad}(\text{wd31,e,b}) + 53.9085*\text{quad}(\text{wd33,e,f}) - \\ 7.7188*\text{quad}(\text{wq15,a,b}) + 19.3544*\text{quad}(\text{wq11,a,b}) - 19.2935*\text{quad}(\text{wq13,e,b}) + \\ 16.1798*\text{quad}(\text{wq25,c,d}) - 40.5637*\text{quad}(\text{wq12,c,b}) + 40.4423*\text{quad}(\text{wq23,e,d}) - \\ 21.5672*\text{quad}(\text{wq35,e,f}) + 54.0704*\text{quad}(\text{wq13,e,b}) - 53.9085*\text{quad}(\text{wq33,e,f});$$

$$A(4,1) = -93.3785*\text{quad}(\text{wd11,a,b}) - 29.7957*\text{quad}(\text{wd21,c,b}) - 93.2277*\text{quad}(\text{wd31,e,b}) + \\ 41.883*\text{quad}(\text{wd41,a,b}) + 93.3785*\text{quad}(\text{wq11,a,b}) + 29.79598*\text{quad}(\text{wq12,c,b}) + \\ 93.2277*\text{quad}(\text{wq13,e,b}) - 41.883*\text{quad}(\text{wq14,a,b});$$

$$A(4,2) = 61.9355*\text{quad}(\text{wd11,a,b}) - 111.9792*\text{quad}(\text{wd12,c,b}) + 19.7627*\text{quad}(\text{wd21,c,b}) - \\ 35.731*\text{quad}(\text{wd22,c,d}) + 61.8355*\text{quad}(\text{wd31,e,b}) - 111.7984*\text{quad}(\text{wd32,e,d}) - \\ 27.7799*\text{quad}(\text{wd31,e,b}) + 50.226*\text{quad}(\text{wd42,c,d}) - 61.9355*\text{quad}(\text{wq11,a,b}) + \\ 92.2102*\text{quad}(\text{wq12,c,b}) + 35.731*\text{quad}(\text{wq22,c,d}) - 61.8355*\text{quad}(\text{wq13,e,b}) + \\ 111.7984*\text{quad}(\text{wq23,e,d}) + 27.7799*\text{quad}(\text{wq14,a,b}) - 50.226*\text{quad}(\text{wq24,c,d});$$

$$A(4,3) = 42.897*\text{quad}(\text{wd11,a,b}) + 89.9193*\text{quad}(\text{wd12,c,b}) - 119.86*\text{quad}(\text{wd13,e,b}) - \\ 13.6878*\text{quad}(\text{wd21,c,b}) + 28.692*\text{quad}(\text{wd22,c,d}) - 38.2456*\text{quad}(\text{wd23,e,d}) - \\ 42.8278*\text{quad}(\text{wd31,e,b}) + 89.7741*\text{quad}(\text{wd32,e,d}) - 119.6665*\text{quad}(\text{wd33,e,f}) + \\ 19.2406*\text{quad}(\text{wd41,a,b}) - 40.3314*\text{quad}(\text{wd42,c,d}) + 53.7607*\text{quad}(\text{wd43,e,f}) - \\ 42.897*\text{quad}(\text{wq11,a,b}) - 76.2315*\text{quad}(\text{wq12,c,b}) + 162.6878*\text{quad}(\text{wq13,e,b}) - \\ 51.5285*\text{quad}(\text{wq23,e,d}) - 28.692*\text{quad}(\text{wq22,c,d}) + 119.6665*\text{quad}(\text{wq33,e,f}) - \\ 19.2406*\text{quad}(\text{wq14,a,b}) + 40.3314*\text{quad}(\text{wq24,c,d}) - 53.7602*\text{quad}(\text{wq34,e,f});$$

$$A(4,4) = -130.115*\text{quad}(\text{wd14,a,b}) + 290.0924*\text{quad}(\text{wd11,a,b}) + 92.5644*\text{quad}(\text{wd12,c,b}) + \\ 289.624*\text{quad}(\text{wd13,e,b}) - 41.5178*\text{quad}(\text{wd24,c,d}) + 92.5644*\text{quad}(\text{wd21,c,b}) + \\ 29.536*\text{quad}(\text{wd22,c,d}) + 92.4149*\text{quad}(\text{wd23,e,d}) - 129.9049*\text{quad}(\text{wd34,e,f}) + \\ 289.624*\text{quad}(\text{wd31,e,b}) + 92.4149*\text{quad}(\text{wd32,e,d}) + 289.1564*\text{quad}(\text{wd33,e,f}) + \\ 58.3604*\text{quad}(\text{wd44,0,1}) - 130.115*\text{quad}(\text{wd41,a,b}) - 41.5178*\text{quad}(\text{wd42,c,d}) - \\ 129.9049*\text{quad}(\text{wd43,e,f}) + 260.23*\text{quad}(\text{wq14,a,b}) - 290.0924*\text{quad}(\text{wq11,a,b}) - \\ 185.1288*\text{quad}(\text{wq12,c,b}) - 576.248*\text{quad}(\text{wq13,e,b}) + 83.0356*\text{quad}(\text{wq24,c,d}) -$$

เอกสารนี้เป็นเอกสารที่สงวนไว้สำหรับการใช้งานเพื่อการศึกษาเท่านั้น ไม่อนุญาตให้拿去ใช้ประโยชน์ด้านการค้า
ไม่ว่ากรณีใดๆ ทั้งสิ้น อีกทั้งห้ามมิให้ตัดแปลงเนื้อหาและต้องอ้างอิงถึงเจ้าของเอกสารทุกครั้งที่มีการนำไปใช้

$$29.536*\text{quad}(\text{wq}22,\text{c,d}) - 184.8298*\text{quad}(\text{wq}23,\text{e,d}) - 289.1564*\text{quad}(\text{wq}33,\text{e,f}) - 58.3604*\text{quad}(\text{wq}44,0,1) + 259.8098*\text{quad}(\text{wq}34,\text{e,f});$$

$$\begin{aligned} A(4,5) = & -52.1983*\text{quad}(\text{wd}15,\text{a,b}) + 130.8644*\text{quad}(\text{wd}11,\text{a,b}) - 130.4727*\text{quad}(\text{wd}13,\text{e,b}) - \\ & 16.6557*\text{quad}(\text{wd}25,\text{c,d}) + 71.757*\text{quad}(\text{wd}21,\text{c,b}) - 41.632*\text{quad}(\text{wd}23,\text{e,d}) - \\ & 52.114*\text{quad}(\text{wd}35,\text{e,f}) + 130.6531*\text{quad}(\text{wd}31,\text{e,b}) - 130.262*\text{quad}(\text{wd}33,\text{e,f}) + \\ & 23.4124*\text{quad}(\text{wd}45,0,1) - 58.6966*\text{quad}(\text{wd}41,\text{a,b}) + 58.5209*\text{quad}(\text{wd}43,\text{e,f}) + \\ & 52.1983*\text{quad}(\text{wq}15,\text{a,b}) - 130.8644*\text{quad}(\text{wq}11,\text{a,b}) + 130.4729*\text{quad}(\text{wq}13,\text{e,b}) + \\ & 16.6557*\text{quad}(\text{wq}25,\text{c,d}) - 41.757*\text{quad}(\text{wq}12,\text{c,b}) + 41.632*\text{quad}(\text{wq}23,\text{e,d}) + \\ & 52.114*\text{quad}(\text{wq}35,\text{e,f}) - 130.6531*\text{quad}(\text{wq}13,\text{e,b}) + 130.262*\text{quad}(\text{wq}33,\text{e,f}) - \\ & 23.4124*\text{quad}(\text{wq}45,0,1) + 58.6966*\text{quad}(\text{wq}14,\text{a,b}) - 58.5209*\text{quad}(\text{wq}34,\text{e,f}); \end{aligned}$$

$$\begin{aligned} A(5,1) = & -42.1242*\text{quad}(\text{wd}11,\text{a,b}) + 41.9981*\text{quad}(\text{wd}31,\text{e,b}) + 16.8022*\text{quad}(\text{wd}51,\text{a,b}) + \\ & 42.1242*\text{quad}(\text{wq}11,\text{a,b}) - 41.9981*\text{quad}(\text{wq}31,\text{e,b}) - 16.8022*\text{quad}(\text{wq}15,\text{a,b}); \end{aligned}$$

$$\begin{aligned} A(5,2) = & 27.9399*\text{quad}(\text{wd}11,\text{a,b}) - 50.5153*\text{quad}(\text{wd}12,\text{c,b}) - 27.8563*\text{quad}(\text{wd}31,\text{e,b}) + \\ & 50.364*\text{quad}(\text{wd}32,\text{e,d}) - 11.1445*\text{quad}(\text{wd}51,\text{a,b}) + 20.1492*\text{quad}(\text{wd}53,\text{e,f}) - \\ & 27.9399*\text{quad}(\text{wq}11,\text{a,b}) + 50.5153*\text{quad}(\text{wq}12,\text{c,b}) + 27.8563*\text{quad}(\text{wq}13,\text{e,b}) - \\ & 50.364*\text{quad}(\text{wq}23,\text{e,d}) + 11.1445*\text{quad}(\text{wq}15,\text{a,b}) - 20.1492*\text{quad}(\text{wq}35,\text{e,f}); \end{aligned}$$

$$\begin{aligned} A(5,3) = & -19.3514*\text{quad}(\text{wd}11,\text{a,b}) + 40.5637*\text{quad}(\text{wd}12,\text{c,b}) - 54.0704*\text{quad}(\text{wd}13,\text{e,b}) + \\ & 19.2935*\text{quad}(\text{wd}31,\text{e,b}) - 40.4423*\text{quad}(\text{wd}32,\text{e,d}) + 53.9085*\text{quad}(\text{wd}33,\text{e,f}) + \\ & 7.7188*\text{quad}(\text{wd}51,\text{a,b}) - 16.1798*\text{quad}(\text{wd}52,\text{c,d}) + 21.5672*\text{quad}(\text{wd}53,\text{e,f}) + \\ & 19.3514*\text{quad}(\text{wq}11,\text{a,b}) - 40.5637*\text{quad}(\text{wq}12,\text{c,b}) + 34.7769*\text{quad}(\text{wq}23,\text{e,b}) + \\ & 40.4423*\text{quad}(\text{wq}23,\text{e,d}) - 53.9085*\text{quad}(\text{wq}33,\text{e,f}) - 7.7188*\text{quad}(\text{wq}15,\text{a,b}) + \\ & 16.1798*\text{quad}(\text{wq}25,\text{c,d}) - 21.5672*\text{quad}(\text{wq}35,\text{e,f}); \end{aligned}$$

$$\begin{aligned} A(5,4) = & -58.6966*\text{quad}(\text{wd}14,\text{a,b}) + 130.8644*\text{quad}(\text{wd}11,\text{a,b}) + 41.757*\text{quad}(\text{wd}12,\text{c,b}) + \\ & 130.6531*\text{quad}(\text{wd}13,\text{e,b}) + 58.5209*\text{quad}(\text{wd}35,\text{e,f}) - 130.4772*\text{quad}(\text{wd}31,\text{e,b}) - \\ & 41.632*\text{quad}(\text{wd}32,\text{e,d}) - 130.262*\text{quad}(\text{wd}33,\text{e,f}) + 23.4125*\text{quad}(\text{wd}54,0,1) - \\ & 52.1983*\text{quad}(\text{wd}51,\text{a,b}) - 16.6557*\text{quad}(\text{wd}52,\text{c,d}) - 52.114*\text{quad}(\text{wd}53,\text{e,f}) + \\ & 58.6966*\text{quad}(\text{wq}14,\text{a,b}) - 130.8644*\text{quad}(\text{wq}11,\text{a,b}) - 41.757*\text{quad}(\text{wq}12,\text{c,b}) - \\ & 0.1804*\text{quad}(\text{wq}13,\text{e,b}) - 6.4069*\text{quad}(\text{wq}35,\text{e,f}) + 41.632*\text{quad}(\text{wq}23,\text{e,d}) + \\ & 130.262*\text{quad}(\text{wq}33,\text{e,f}) - 23.4125*\text{quad}(\text{wq}45,0,1) + 52.1983*\text{quad}(\text{wq}15,\text{a,b}) + \\ & 16.6557*\text{quad}(\text{wq}25,\text{c,d}); \end{aligned}$$

เอกสารนี้เป็นเอกสารที่สงวนไว้สำหรับการใช้งานเพื่อการศึกษาเท่านั้น ไม่อนุญาตให้นำไปใช้ประโยชน์ด้านการค้า
ไม่ว่ากรณีใดๆ ทั้งสิ้น อีกทั้งห้ามมิให้ตัดแปลงเนื้อหาและต้องอ้างอิงถึงเจ้าของเอกสารทุกครั้งที่มีการนำไปใช้

$$\begin{aligned}
A(5,5) = & -23.5473*\text{quad}(\text{wd}15,\text{a},\text{b}) + 59.0346*\text{quad}(\text{wd}11,\text{a},\text{b}) - 58.8579*\text{quad}(\text{wd}13,\text{e},\text{b}) + \\
& 23.4768*\text{quad}(\text{wd}35,\text{e},\text{f}) - 58.8579*\text{quad}(\text{wd}31,\text{e},\text{b}) + 58.6817*\text{quad}(\text{wd}33,\text{e},\text{f}) + \\
& 9.3924*\text{quad}(\text{wd}55,0,1) - 23.5473*\text{quad}(\text{wd}51,\text{a},\text{b}) + 23.4768*\text{quad}(\text{wd}53,\text{e},\text{f}) + \\
& 47.0946*\text{quad}(\text{wq}15,\text{a},\text{b}) - 59.0346*\text{quad}(\text{wq}11,\text{a},\text{b}) + 117.7158*\text{quad}(\text{wq}13,\text{e},\text{b}) - \\
& 46.9536*\text{quad}(\text{wq}35,\text{e},\text{f}) - 58.6817*\text{quad}(\text{wq}33,\text{e},\text{f}) - 9.3924*\text{quad}(\text{wq}55,0,1);
\end{aligned}$$

eig(A)

% ---

% B(k,j) = (fek,g)

fg1 = ['(',nw1,'*',g,')'];

fg2 = ['(',nw2,'*',g,')'];

fg3 = ['(',nw3,'*',g,')'];

fg4 = ['(',nw4,'*',g,')'];

fg5 = ['(',nw5,'*',g,')'];

B(1,1) = 5.4825*quad(fg1,a,b);

B(2,1) = 6.5746*quad(fg2,c,d) - 3.6364*quad(fg1,a,b);

B(3,1) = 7.0373*quad(fg3,e,f) - 5.2794*quad(fg2,c,d) + 2.5186*quad(fg1,a,b);

B(4,1) = 7.6394*quad(fg4,0,1) - 17.0046*quad(fg3,e,f) - 5.4347*quad(fg2,c,d) -
17.0321*quad(fg1,a,b);

B(5,1) = 3.0647*quad(fg5,0,1) + 7.6604*quad(fg3,e,f) - 7.6834*quad(fg1,a,b);

% ---

% C(j,i) = (fei,wj)

fw11 = [nw1,'*',nw1];

fw12 = [nw2,'*',nw1];

fw13 = [nw3,'*',nw1];

fw14 = [nw4,'*',nw1];

fw15 = [nw5,'*',nw1];

fw21 = [nw1,'*',nw2];

เอกสารนี้เป็นเอกสารที่สงวนไว้สำหรับการใช้งานเพื่อการศึกษาเท่านั้น ไม่อนุญาตให้นำไปใช้ประโยชน์ด้านการค้า
ไม่ว่ากรณีใดๆ ทั้งสิ้น อีกทั้งห้ามมิให้ดัดแปลงเนื้อหาและต้องอ้างอิงถึงเจ้าของเอกสารทุกครั้งที่มีการนำไปใช้

fw22 = [nw2,'*',nw2];
 fw23 = [nw3,'*',nw2];
 fw24 = [nw4,'*',nw2];
 fw25 = [nw5,'*',nw2];

fw31 = [nw1,'*',nw3];
 fw32 = [nw2,'*',nw3];
 fw33 = [nw3,'*',nw3];
 fw34 = [nw4,'*',nw3];
 fw35 = [nw5,'*',nw3];

C(1,1) = 5.4825*quad(fw11,a,b);
 C(1,2) = 6.5746*quad(fw12,c,b) - 3.6364*quad(fw11,a,b);
 C(1,3) = 7.0373*quad(fw13,e,b) - 5.2794*quad(fw12,c,b) + 2.5186*quad(fw11,a,b);
 C(1,4) = 7.6394*quad(fw14,a,b) - 17.0046*quad(fw13,e,b) - 5.4347*quad(fw12,c,b) -
 17.0321*quad(fw11,a,b);
 C(1,5) = 3.0647*quad(fw15,a,b) + 7.6604*quad(fw13,e,b) - 7.6834*quad(fw11,a,b);

 C(2,1) = 5.4825*quad(fw21,c,b);
 C(2,2) = 6.5746*quad(fw22,c,d) - 3.6364*quad(fw21,c,b);
 C(2,3) = 7.0373*quad(fw23,e,d) - 5.2794*quad(fw22,c,d) + 2.5186*quad(fw21,c,b);
 C(2,4) = 7.6394*quad(fw24,c,d) - 17.0046*quad(fw23,e,d) - 5.4347*quad(fw22,c,d) -
 17.0321*quad(fw21,c,b);
 C(2,5) = 3.0647*quad(fw25,c,d) + 7.6604*quad(fw23,e,d) - 7.6834*quad(fw21,c,b);

 C(3,1) = 5.4825*quad(fw31,e,b);
 C(3,2) = 6.5746*quad(fw32,e,d) - 3.6364*quad(fw31,e,b);
 C(3,3) = 7.0373*quad(fw33,e,f) - 5.2794*quad(fw32,e,d) + 2.5186*quad(fw31,e,b);
 C(3,4) = 7.6394*quad(fw34,e,f) - 17.0046*quad(fw33,e,f) - 5.4347*quad(fw32,e,d) -
 17.0321*quad(fw31,e,b);
 C(3,5) = 3.0647*quad(fw35,e,f) + 7.6604*quad(fw33,e,f) - 7.6834*quad(fw31,e,b);

เอกสารนี้เป็นเอกสารที่สงวนไว้สำหรับการใช้งานเพื่อการศึกษาเท่านั้น ไม่อนุญาตให้นำไปใช้ประโยชน์ด้านการค้า
 ไม่ว่ากรณีใดๆ ทั้งสิ้น อีกทั้งห้ามมิให้ดัดแปลงเนื้อหาและต้องอ้างอิงถึงเจ้าของเอกสารทุกครั้งที่มีการนำไปใช้

```
Cs = [0 1 0 1 0; 1 0 1 0 1];
```

```
% Finding T and T inverse
```

```
% ---
```

```
for i = 1 : 2
```

```
    for j = 1 : 5
```

```
        Tinv(i,j) = Cs(i,j);
```

```
    end
```

```
end
```

```
for i = 3 : 5
```

```
    for j = 1 : 5
```

```
        Tinv(i,j) = C(i-2,j);
```

```
    end
```

```
end
```

```
if det(Tinv) == 0
```

```
    ('T inverse is Singular Matrix')
```

```
    return
```

```
end
```

```
T = Tinv^(-1);
```

```
% ---
```

```
% Finding Ab
```

```
% ---
```

```
Ab = Tinv * A * T;
```

```
for i = 1 : 2
```

```
    for j = 1 : 2
```

```
        Ab11(i,j) = Ab(i,j);
```

```
    end
```

```
end
```

```
for i = 1 : 2
```

```
    for j = 3 : 5
```

เอกสารนี้เป็นเอกสารที่สงวนไว้สำหรับการใช้งานเพื่อการศึกษาเท่านั้น ไม่อนุญาตให้นำไปใช้ประโยชน์ด้านการค้า
ไม่ว่ากรณีใดๆ ทั้งสิ้น อีกทั้งห้ามมิให้ดัดแปลงเนื้อหาและต้องอ้างอิงถึงเจ้าของเอกสารทุกครั้งที่มีการนำไปใช้

```

    Ab12(i,j-2) = Ab(i,j);
    Ab21(j-2,i) = Ab(j,i);
end
end
for i = 3 : 5
    for j = 3 : 5
        Ab22(i-2,j-2) = Ab(i,j);
    end
end
end
% ---

% Finding Bb
% ---
Bb = Tinv * B;
for i = 1 : 2
    Bb1(i,1) = Bb(i,1);
end
for i = 1 : 3
    Bb2(i,1) = Bb(i+2,1);
end
% ---

% Finding Cb
% ---
Cb = C * T;
% ---
% L = [l11 l12 l13 ; l21 l22 l23]
Abh = [-20 0 ; 0 -30];
% Determine value of L from the desired poles. That is ...
L = [-19.70291606 0 -16.23220888 ; 11.61730903 0 27.20092066];
%[22.232 0 6.0319 ; 10.0389 0 -28.0426];
Bbh = Ab11*L - L*Ab21*L + Ab12 - L*Ab22;

```

เอกสารนี้เป็นเอกสารที่สงวนไว้สำหรับการใช้งานเพื่อการศึกษาเท่านั้น ไม่อนุญาตให้นำไปใช้ประโยชน์ด้านการค้า
ไม่ว่ากรณีใดๆ ทั้งสิ้น อีกทั้งห้ามมิให้ดัดแปลงเนื้อหาและต้องอ้างอิงถึงเจ้าของเอกสารทุกครั้งที่มีการนำไปใช้

```
Cbh = [1 0 ; 0 1 ; 0 0 ; 0 0 ; 0 0];
```

```
Dbh = [L(1,1) L(1,2) L(1,3) ; L(2,1) L(2,2) L(2,3) ; 1 0 0 ; 0 1 0 ; 0 0 1];
```

```
Jbh = Bb1 - L*Bb2;
```

```
Ah = Abh;
```

```
Bh = Bbh;
```

```
Ch = T*Cbh;
```

```
Dh = T*Dbh;
```

```
Jh = Jbh;
```

```
digits(5);
```

```
s = sym('s');
```

```
dtA = vpa(simple(ilaplace(inv(s*eye(5)-A))));
```

```
eAB = simple(dtA*B);
```

```
dtAh = vpa(simple(ilaplace(inv(s*eye(2)-Ah))));
```

```
if xp < (1/12)
```

```
    w1 = 0;
```

```
elseif xp > (7/12)
```

```
    w1 = 0;
```

```
else
```

```
    w1 = exp(-1 / (1 - (16 * (xp - 1/3)^2)));
```

```
end
```

```
if xp < (3/12)
```

```
    w2 = 0;
```

```
elseif xp > (9/12)
```

```
    w2 = 0;
```

```
else
```

```
    w2 = exp(-1 / (1 - (16 * (xp - 1/2)^2)));
```

```
end
```

เอกสารนี้เป็นเอกสารที่สงวนไว้สำหรับการใช้งานเพื่อการศึกษาเท่านั้น ไม่อนุญาตให้นำไปใช้ประโยชน์ด้านการค้า
ไม่ว่ากรณีใดๆ ทั้งสิ้น อีกทั้งห้ามมิให้ตัดแปลงเนื้อหาและต้องอ้างอิงถึงเจ้าของเอกสารทุกครั้งที่มีการนำไปใช้

```

if xp < (5/12)
    w3 = 0;
elseif xp > (11/12)
    w3 = 0;
else
    w3 = exp(-1 / (1 - (16 * (xp - 2/3)^2)));
end

w4 = sin(pi * xp);
w5 = sin(2 * pi * xp);

fe1 = 5.4825*w1;
fe2 = 6.5746*w2 - 3.6364*w1;
fe3 = 7.0373*w3 - 5.2794*w2 + 2.5186*w1;
fe4 = 7.6394*w4 - 17.0046*w3 - 5.4347*w2 - 17.0321*w1;
fe5 = 3.0647*w5 + 7.6604*w3 - 7.6834*w1;
for t = 1 : 801
    x = (t-1)/100;
    T = num2str(x)

    eABx11 = ['0.4208*exp(-14.548*(,T,-x)).*sin(x*pi./2)'];
    eABx12 = ['0.1217*exp(-22.924*(,T,-x)).*sin(x*pi./2)'];
    eABx13 = ['- 0.0572*exp(-261.23*(,T,-x)).*cos(55.959*(,T,-x)).*sin(x*pi./2)'];
    eABx14 = ['- 0.0803*exp(-261.23*(,T,-x)).*sin(55.959*(,T,-x)).*sin(x*pi./2)'];
    eABx15 = ['0.0316*exp(-149.05*(,T,-x)).*sin(x*pi./2)'];

    eABT11(t) = quad(eABx11,0,x);
    eABT12(t) = quad(eABx12,0,x);
    eABT13(t) = quad(eABx13,0,x);
    eABT14(t) = quad(eABx14,0,x);
    eABT15(t) = quad(eABx15,0,x);

    eT1(t) = eABT11(t) + eABT12(t) + eABT13(t) + eABT14(t) + eABT15(t);

```

เอกสารนี้เป็นเอกสารที่สงวนไว้สำหรับการใช้งานเพื่อการศึกษาเท่านั้น ไม่อนุญาตให้นำไปใช้ประโยชน์ด้านการค้า
ไม่ว่ากรณีใดๆ ทั้งสิ้น อีกทั้งห้ามมิให้ดัดแปลงเนื้อหาและต้องอ้างอิงถึงเจ้าของเอกสารทุกครั้งที่มีการนำไปใช้

$eABx21 = [0.2283 \cdot \exp(-14.548 \cdot (T, -x)) \cdot \sin(x \cdot \pi / 2)];$
 $eABx22 = [0.2195 \cdot \exp(-22.924 \cdot (T, -x)) \cdot \sin(x \cdot \pi / 2)];$
 $eABx23 = [0.0439 \cdot \exp(-261.23 \cdot (T, -x)) \cdot \cos(55.959 \cdot (T, -x)) \cdot \sin(x \cdot \pi / 2)];$
 $eABx24 = [-0.0128 \cdot \exp(-261.23 \cdot (T, -x)) \cdot \sin(55.959 \cdot (T, -x)) \cdot \sin(x \cdot \pi / 2)];$
 $eABx25 = [-0.1336 \cdot \exp(-149.05 \cdot (T, -x)) \cdot \sin(x \cdot \pi / 2)];$
 $eABT21(t) = \text{quad}(eABx21, 0, x);$
 $eABT22(t) = \text{quad}(eABx22, 0, x);$
 $eABT23(t) = \text{quad}(eABx23, 0, x);$
 $eABT24(t) = \text{quad}(eABx24, 0, x);$
 $eABT25(t) = \text{quad}(eABx25, 0, x);$
 $eT2(t) = eABT21(t) + eABT22(t) + eABT23(t) + eABT24(t) + eABT25(t);$

$eABx31 = [0.2769 \cdot \exp(-261.23 \cdot (T, -x)) \cdot \sin(55.959 \cdot (T, -x)) \cdot \sin(x \cdot \pi / 2)];$
 $eABx32 = [0.1288 \cdot \exp(-22.924 \cdot (T, -x)) \cdot \sin(x \cdot \pi / 2)];$
 $eABx33 = [-0.0351 \cdot \exp(-261.23 \cdot (T, -x)) \cdot \cos(55.959 \cdot (T, -x)) \cdot \sin(x \cdot \pi / 2)];$
 $eABx34 = [0.1305 \cdot \exp(-149.05 \cdot (T, -x)) \cdot \sin(x \cdot \pi / 2)];$
 $eABx35 = [0.1139 \cdot \exp(-14.548 \cdot (T, -x)) \cdot \sin(x \cdot \pi / 2)];$
 $eABT31(t) = \text{quad}(eABx31, 0, x);$
 $eABT32(t) = \text{quad}(eABx32, 0, x);$
 $eABT33(t) = \text{quad}(eABx33, 0, x);$
 $eABT34(t) = \text{quad}(eABx34, 0, x);$
 $eABT35(t) = \text{quad}(eABx35, 0, x);$
 $eT3(t) = eABT31(t) + eABT32(t) + eABT33(t) + eABT34(t) + eABT35(t);$

$eABx41 = [-0.0136 \cdot \exp(-14.548 \cdot (T, -x)) \cdot \sin(x \cdot \pi / 2)];$
 $eABx42 = [-0.0655 \cdot \exp(-22.924 \cdot (T, -x)) \cdot \sin(x \cdot \pi / 2)];$
 $eABx43 = [0.1985 \cdot \exp(-261.23 \cdot (T, -x)) \cdot \cos(55.959 \cdot (T, -x)) \cdot \sin(x \cdot \pi / 2)];$
 $eABx44 = [-0.1875 \cdot \exp(-261.23 \cdot (T, -x)) \cdot \sin(55.959 \cdot (T, -x)) \cdot \sin(x \cdot \pi / 2)];$
 $eABx45 = [0.0344 \cdot \exp(-149.05 \cdot (T, -x)) \cdot \sin(x \cdot \pi / 2)];$
 $eABT41(t) = \text{quad}(eABx41, 0, x);$
 $eABT42(t) = \text{quad}(eABx42, 0, x);$
 $eABT43(t) = \text{quad}(eABx43, 0, x);$

เอกสารนี้เป็นเอกสารที่สงวนไว้สำหรับการใช้งานเพื่อการศึกษาเท่านั้น ไม่อนุญาตให้นำไปใช้ประโยชน์ด้านการค้า
 ไม่ว่ากรณีใดๆ ทั้งสิ้น อีกทั้งห้ามมิให้ตัดแปลงเนื้อหาและต้องอ้างอิงถึงเจ้าของเอกสารทุกครั้งที่มีการนำไปใช้

$$eABT44(t) = \text{quad}(eABx44,0,x);$$

$$eABT45(t) = \text{quad}(eABx45,0,x);$$

$$eT4(t) = eABT41(t) + eABT42(t) + eABT43(t) + eABT44(t) + eABT45(t);$$

$$eABx51 = ['0.1199*\exp(-14.548*(,T,-x)).*\sin(x*\pi./2)'];$$

$$eABx52 = ['-0.0456*\exp(-22.924*(,T,-x)).*\sin(x*\pi./2)'];$$

$$eABx53 = ['-0.057*\exp(-261.23*(,T,-x)).*\cos(55.959*(,T,-x)).*\sin(x*\pi./2)'];$$

$$eABx54 = ['0.5976*\exp(-261.23*(,T,-x)).*\sin(55.959*(,T,-x)).*\sin(x*\pi./2)'];$$

$$eABx55 = ['-0.0195*\exp(-149.05*(,T,-x)).*\sin(x*\pi./2)'];$$

$$eABT51(t) = \text{quad}(eABx51,0,x);$$

$$eABT52(t) = \text{quad}(eABx52,0,x);$$

$$eABT53(t) = \text{quad}(eABx53,0,x);$$

$$eABT54(t) = \text{quad}(eABx54,0,x);$$

$$eABT55(t) = \text{quad}(eABx55,0,x);$$

$$eT5(t) = eABT51(t) + eABT52(t) + eABT53(t) + eABT54(t) + eABT55(t);$$

$$U(t) = fe1*eT1(t) + fe2*eT2(t) + fe3*eT3(t) + fe4*eT4(t) + fe5*eT5(t);$$

$$Ux = \text{num2str}(U(t));$$

$$Px = [Ux, '*\cos(\pi*x./2)'];$$

$$P(t) = \text{quad}(Px,0,1);$$

$$Y1(t) = C(1,1)*eT1(t) + C(1,2)*eT2(t) + C(1,3)*eT3(t) + C(1,4)*eT4(t) + C(1,5)*eT5(t);$$

$$Y2(t) = C(2,1)*eT1(t) + C(2,2)*eT2(t) + C(2,3)*eT3(t) + C(2,4)*eT4(t) + C(2,5)*eT5(t);$$

$$Y3(t) = C(3,1)*eT1(t) + C(3,2)*eT2(t) + C(3,3)*eT3(t) + C(3,4)*eT4(t) + C(3,5)*eT5(t);$$

$$Y = [Y1(t) Y2(t) Y3(t)];$$

$$BhY = Bh * Y;$$

$$BhY1 = BhY(1,1);$$

$$BhY2 = BhY(2,1);$$

$$BhY1x = \text{num2str}(BhY1);$$

$$BhY2x = \text{num2str}(BhY2);$$

เอกสารนี้เป็นเอกสารที่สงวนไว้สำหรับการใช้งานเพื่อการศึกษาเท่านั้น ไม่อนุญาตให้นำไปใช้ประโยชน์ด้านการค้า
ไม่ว่ากรณีใดๆ ทั้งสิ้น อีกทั้งห้ามมิให้ดัดแปลงเนื้อหาและต้องอ้างอิงถึงเจ้าของเอกสารทุกครั้งที่มีการนำไปใช้

```

Jhx1 = num2str(Jh(1,1));
Jhx2 = num2str(Jh(2,1));
Jhf1 = [Jhx1,'.*sin(pi*x./2)'];
Jhf2 = [Jhx2,'.*sin(pi*x./2)'];

BhyJhf1 = ['(',BhY1x,+',',Jhf1,')'];
BhyJhf2 = ['(',BhY2x,+',',Jhf2,')'];

eAhtBhyJhfx1 = ['exp(-20*(',T,','-x)).*',BhyJhf1];
eAhtBhyJhfx2 = ['exp(-30*(',T,','-x)).*',BhyJhf2];
Z1(t) = quad(eAhtBhyJhfx1,0,x);
Z2(t) = quad(eAhtBhyJhfx2,0,x);
eTh1(t) = Ch(1,1)*Z1(t) + Ch(1,2)*Z2(t) + Dh(1,1)*Y1(t) + Dh(1,2)*Y2(t) + Dh(1,3)*Y3(t);
eTh2(t) = Ch(2,1)*Z1(t) + Ch(2,2)*Z2(t) + Dh(2,1)*Y1(t) + Dh(2,2)*Y2(t) + Dh(2,3)*Y3(t);
eTh3(t) = Ch(3,1)*Z1(t) + Ch(3,2)*Z2(t) + Dh(3,1)*Y1(t) + Dh(3,2)*Y2(t) + Dh(3,3)*Y3(t);
eTh4(t) = Ch(4,1)*Z1(t) + Ch(4,2)*Z2(t) + Dh(4,1)*Y1(t) + Dh(4,2)*Y2(t) + Dh(4,3)*Y3(t);
eTh5(t) = Ch(5,1)*Z1(t) + Ch(5,2)*Z2(t) + Dh(5,1)*Y1(t) + Dh(5,2)*Y2(t) + Dh(5,3)*Y3(t);

Uh(t) = fe1*eTh1(t) + fe2*eTh2(t) + fe3*eTh3(t) + fe4*eTh4(t) + fe5*eTh5(t);

Uhx = num2str(Uh(t));
Phx = [Uhx,'.*cos(pi*x./2)'];
Ph(t) = quad(Phx,0,1);

end
T = 0 : 0.01 : 8;
figure
plot(T,eTh1,T,eT1)

```

เอกสารนี้เป็นเอกสารที่สงวนไว้สำหรับการใช้งานเพื่อการศึกษาเท่านั้น ไม่อนุญาตให้นำไปใช้ประโยชน์ด้านการค้า
ไม่ว่ากรณีใดๆ ทั้งสิ้น อีกทั้งห้ามมิให้ตัดแปลงเนื้อหาและต้องอ้างอิงถึงเจ้าของเอกสารทุกครั้งที่มีการนำไปใช้

3. โปรแกรมที่ใช้ในการคำนวณหาคำตอบโดยวิธี Finite Difference

```

function pdex3
% This problem arises in transistor theory. It is used in [1] to illustrate
% solution of PDEs with series. In the form expected by PDEPE, the single PDE
% is
%
% [1].* D_ [u] = D_ [ d*Du/Dx ] + [ -(eta/L)*Du/Dx ]
%      Dt      Dx
% ---      ---      -----      -----
% c      u      f(x,t,u,Du/Dx)      s(x,t,u,Du/Dx)
%
% Here d and eta are physical constants. The equation is to hold on an
% interval 0 <= x <= L for times t >= 0. For the problem at hand, L = 1.
% The initial condition
%
% u(x,0) = 0
%
% involves another physical constant K. The left bc is u(0,t) = 0:
%
% [u] + [0].* [ Du/Dx ] = [0]
%
% ---      ---      -----      ---
% p(0,t,u)      q(0,t)      f(0,t,u,Du/Dx)      0
%
% The right bc is u(L,t) = 0:
%
% [u] + [0].* [ Du/Dx ] = [0]
%
% ---      ---      -----      ---
% p(L,t,u)      q(L,t)      f(L,t,u,Du/Dx)      0

```

เอกสารนี้เป็นเอกสารที่สงวนไว้สำหรับการใช้งานเพื่อการศึกษาเท่านั้น ไม่อนุญาตให้นำไปใช้ประโยชน์ด้านการค้า
ไม่ว่ากรณีใดๆ ทั้งสิ้น อีกทั้งห้ามมิให้ดัดแปลงเนื้อหาและต้องอ้างอิงถึงเจ้าของเอกสารทุกครั้งที่มีการนำไปใช้

```

L = 1;
d = 0.1;
eta = 10;
K = d;
I_p = 1;

m = 0;
x = linspace(0,L,82);
t = linspace(0,8,102);
sol = pdepe(m,@pdex3pde,@pdex3ic,@pdex3bc,x,t,[],L,K,d,eta);
u = sol(:, :, 1);

%lo=cos(pi*x/2);

% dxxx=u(8,:);
% for i=1:82
%   ppp(i)=(dxxx(i)*lo(i));
% end
% figure
% plot(x,ppp)

%find p(t)
figure
dyyy=u(:,41)*cos(pi*0.25);
plot(t,dyyy)

figure;
surf(x,t,u);
title('Numerical solution computed with 41 mesh points.');
```

เอกสารนี้เป็นเอกสารที่สงวนไว้สำหรับการใช้งานเพื่อการศึกษาเท่านั้น ไม่อนุญาตให้นำไปใช้ประโยชน์ด้านการค้า
ไม่ว่ากรณีใดๆ ทั้งสิ้น อีกทั้งห้ามมิให้ตัดแปลงเนื้อหาและต้องอ้างอิงถึงเจ้าของเอกสารทุกครั้งที่มีการนำไปใช้

```

ylabel('Time t');

nt = length(t);
I = zeros(1,nt);
seriesI = zeros(1,nt);
iok = 2:nt;
for j = iok
    % At time t(j), compute Du/Dx at x = 0.
    [dummy,I(j)] = pdeval(m,x,u(j,:),0);
    seriesI(j) = serex3(t(j),L,d,eta,I_p);
end
% I(t) = (I_p*d/K)*Du(0,t)/Dx
I = (I_p*d/K)*I;

```

```

%find u(x,t)
figure;
plot(t(iok),I(iok));

```

```

% -----
function [c,f,s] = pdex3pde(x,t,u,DuDx,L,K,d,eta)
c = 1;
f = d*DuDx;
s = sin(pi*t/2)*(4*x-4*x*x)+(2*x*x-4*x-2)*u;

```

```

% -----

function u0 = pdex3ic(x,L,K,d,eta)
u0 = 0;

```

เอกสารนี้เป็นเอกสารที่สงวนไว้สำหรับการใช้งานเพื่อการศึกษาเท่านั้น ไม่อนุญาตให้นำไปใช้ประโยชน์ด้านการค้า
ไม่ว่ากรณีใดๆ ทั้งสิ้น อีกทั้งห้ามมิให้ตัดแปลงเนื้อหาและต้องอ้างอิงถึงเจ้าของเอกสารทุกครั้งที่มีการนำไปใช้

```
% -----
```

```
function [pl,q1,pr,qr] = pdex3bc(xl,ul,xr,ur,t,L,K,d,eta)
```

```
pl = ul;
```

```
q1 = 0;
```

```
pr = ur;
```

```
qr = 0;
```

```
% -----
```

```
function It = serex3(t,L,d,eta,I_p)
```

```
% Approximate I(t) by 40 terms of a series expansion.
```

```
It = 0;
```

```
for n = 1:40
```

```
temp = (n*pi)^2 + 0.25*eta^2;
```

```
It = It + ((n*pi)^2 / temp)* exp(-(d/L^2)*temp*t);
```

```
end
```

```
It = 2*I_p*((1 - exp(-eta))/eta)*It;
```

เอกสารนี้เป็นเอกสารที่สงวนไว้สำหรับการใช้งานเพื่อการศึกษาเท่านั้น ไม่อนุญาตให้นำไปใช้ประโยชน์ด้านการค้า
ไม่ว่ากรณีใดๆ ทั้งสิ้น อีกทั้งห้ามมิให้ดัดแปลงเนื้อหาและต้องอ้างอิงถึงเจ้าของเอกสารทุกครั้งที่มีการนำไปใช้

กิตติกรรมประกาศ

ขอขอบพระคุณท่านอาจารย์ ดร. พัลลภ เหล่าเจริญ ที่ท่านกรุณาเป็นอาจารย์ที่ปรึกษาในการทำโครงการตัวสังเกตสถานะของระบบนี้ และได้มาช่วยแนะนำและชี้แนวทางให้เราได้รับรู้จักคิดแก้ปัญหาต่างๆ ในโครงการนี้ มาตั้งแต่ภาคเรียนที่ 1 ปีการศึกษา 2547 จนกระทั่งจบภาคเรียนที่ 2 ทั้งยังช่วยแนะนำตำราที่ช่วยให้โครงการนี้มีความสมบูรณ์แบบมากขึ้น

คณะผู้จัดทำ

มีนาคม 2548



เอกสารนี้เป็นเอกสารที่สงวนไว้สำหรับการใช้งานเพื่อการศึกษาเท่านั้น ไม่อนุญาตให้นำไปใช้ประโยชน์ด้านการค้าไม่ว่ากรณีใดๆ ทั้งสิ้น อีกทั้งห้ามมิให้ตัดแปลงเนื้อหาและต้องอ้างอิงถึงเจ้าของเอกสารทุกครั้งที่มีการนำไปใช้

บรรณานุกรม

Katsuhisa Furuta, Akira Sano, Derek Atherton . **State Variable Methods in Automatic Control:**

Tokyo Institute Technology, Keiro University Yokohama, Sussex University U.K.;

Chichester: John Wiley

Brogan, W.L., **Modern Control Theory** .Upper Saddle River, NJ: Prentice Hall, 1985

Chi-Tsong Chen, **Linear System Theory and Design** , Oxford University Press 1999

Erwin Kreyszig, **Advanced Engineering Mathematics**, Professor of Mathematics Ohio State

University Columbus Ohio; Chichester: John Wiley & Sons



เอกสารนี้เป็นเอกสารที่สงวนไว้สำหรับการใช้งานเพื่อการศึกษาเท่านั้น ไม่อนุญาตให้นำไปใช้ประโยชน์ด้านการค้า
ไม่ว่ากรณีใดๆ ทั้งสิ้น อีกทั้งห้ามมิให้ตัดแปลงเนื้อหาและต้องอ้างอิงถึงเจ้าของเอกสารทุกครั้งที่มีการนำไปใช้