

ทฤษฎีการวิเคราะห์โครงสร้าง

3.1 บทนำ

การวิเคราะห์โครงสร้างโดยทั่วไปอาศัยทฤษฎีอีลาสติกเป็นพื้นฐานสำคัญ ทฤษฎีนี้สามารถใช้ศึกษาการตอบสนอง (response) ของโครงสร้างอีลาสติกได้อย่างถูกต้อง แต่ถ้าวัสดุมีคุณสมบัติที่แปรเปลี่ยนตามเวลา เช่นมีการคืบ การไหลพลาสติก ฯลฯ ทฤษฎีอีลาสติกก็ไม่อาจนำมาใช้ทำนายพฤติกรรมในระยะเวลานานได้ ถึงกระนั้นก็ตามมักนิยมใช้ทฤษฎีนี้ในการออกแบบ เบื้องต้น เพื่อหาขนาดรูปร่างตัดและเหล็กเสริม จากนั้นจึงทำการวิเคราะห์ผลในระยะยาวต่อไป

การวิจัยนี้สมมุติว่าคอนกรีตเป็นวัสดุวิสโคอีลาสติกเชิงเส้นตรง และทำการวิเคราะห์โดยอาศัยการแปลงลาปลาซ (Laplace transformation) และหลักการสมนัย (correspondence principle) ซึ่งจะกล่าวต่อไป

3.2 การวิเคราะห์โครงสร้างโดยทฤษฎีอีลาสติก

การวิเคราะห์โดยใช้ทฤษฎีอีลาสติกในการวิจัยนี้ มีสมมุติฐานสำคัญ ๆ ดังต่อไปนี้

1. วัสดุซึ่งอยู่ในขอบเขตที่กำหนดอันหนึ่ง ถือว่าเป็นวัสดุเนื้อเดียว (homogeneous material)
2. วัสดุซึ่งอยู่ในขอบเขตที่กำหนดอันหนึ่ง ถือว่ามีคุณสมบัติเหมือนกันทุกทิศทาง (isotropic property) ภายใต้หน่วยแรงหรืออุณหภูมิที่เปลี่ยนไป
3. หน่วยแรงและความเครียดของวัสดุมีความสัมพันธ์อีลาสติกเชิงเส้นตรง
4. การเปลี่ยนแปลงรูปร่าง (deformation) มีขนาดเล็กมาก
5. คอนกรีตยึดเกาะเหล็กเสริมโดยไม่มีการลื่นไถล

พิจารณาวัตถุอันหนึ่งใน 3 มิติ (รูปที่ 3.1) ซึ่งอยู่ในสภาพสมดุล เนื่องจากการกระทำของแรงภายนอก ทำให้เกิดแรงภายในและการเปลี่ยนแปลงรูปร่างขึ้น

พิจารณาภาวะสมดุลของแรงภายนอกและแรงภายในที่จุดใด ๆ P ภายในวัตถุ  
(รูปที่ 3.2) ภายใต้พิกัดคาร์ทีเซียน (Cartesian coordinates) จะได้สมการสมดุลคือ

$$\sigma_{ij,j} + f_i = 0 \quad (3.1)$$

หรือ 
$$\frac{\partial \sigma_{11}}{\partial x_1} + \frac{\partial \sigma_{12}}{\partial x_2} + \frac{\partial \sigma_{13}}{\partial x_3} + f_1 = 0 \quad (3.1a)$$

$$\frac{\partial \sigma_{21}}{\partial x_1} + \frac{\partial \sigma_{22}}{\partial x_2} + \frac{\partial \sigma_{23}}{\partial x_3} + f_2 = 0 \quad (3.1b)$$

$$\frac{\partial \sigma_{31}}{\partial x_1} + \frac{\partial \sigma_{32}}{\partial x_2} + \frac{\partial \sigma_{33}}{\partial x_3} + f_3 = 0 \quad (3.1c)$$

โดยที่

$x_1, x_2, x_3$  = พิกัดคาร์ทีเซียน 3 มิติ  
(three-dimensional Cartesian coordinates)

$\sigma_{ij}$  = ส่วนประกอบของหน่วยแรงที่จุดใด ๆ

$f_i$  = แรงที่เกิดบนสสารวัตถุ (body force) ต่อหนึ่งหน่วย  
ปริมาตรในแนวแกน  $i$

เมื่อวัตถุเปลี่ยนตำแหน่ง (displace) รูปร่างของวัตถุนั้นอาจเปลี่ยนไป การเปลี่ยนรูปร่างนี้ทำให้เกิดความเครียดขึ้นภายใน ซึ่งมีความสัมพันธ์กับระยะเปลี่ยนตำแหน่งตามสมการต่อไปนี้

$$\epsilon_{ij} = \frac{1}{2}(u_{i,j} + u_{j,i}) \quad (3.2)$$

หรือ 
$$\epsilon_{11} = \frac{\partial u_1}{\partial x_1} \quad (3.2a)$$

$$\epsilon_{22} = \frac{\partial u_2}{\partial x_2} \quad (3.2b)$$

$$\epsilon_{33} = \frac{\partial u_3}{\partial x_3} \quad (3.2c)$$

$$\epsilon_{12} = \epsilon_{21} = \frac{1}{2}(u_{1,2} + u_{2,1}) \quad (3.2\text{ง})$$

$$\epsilon_{23} = \epsilon_{32} = \frac{1}{2}(u_{2,3} + u_{3,2}) \quad (3.2จ)$$

$$\epsilon_{13} = \epsilon_{31} = \frac{1}{2}(u_{1,3} + u_{3,1}) \quad (3.2ด)$$

โดยที่

$$u_i = \text{การเปลี่ยนตำแหน่งที่จุดใด ๆ ในแนวแกน } i$$

$$\epsilon_{ij} = \text{ส่วนประกอบของความเครียดซึ่งสอดคล้องกับส่วนประกอบของหน่วยแรงที่จุดใด ๆ}$$

สมการทั้งหมดที่กล่าวมา จะเห็นได้ว่าไม่ขึ้นอยู่กับคุณสมบัติใด ๆ ของวัตถุเลย แต่คุณสมบัติของวัสดุจะกำหนดลักษณะการตอบสนองของโครงสร้าง ซึ่งบรรยายได้ด้วยกฎแห่งวัสดุ (constitutive law) สำหรับวัสดุอีลาสติกที่เป็นเนื้อเดียวกันและมีคุณสมบัติเหมือนกันทุกทิศทาง กฎแห่งวัสดุเขียนได้เป็นดังนี้

$$\epsilon_{ij} - \alpha \delta_{ij} \Delta T = \frac{1}{E} [(1+\nu) \sigma_{ij} - \nu \delta_{ij} \sigma_{kk}] \quad (3.3)$$

$$\text{หรือ } \epsilon_{11} - \alpha \Delta T = \frac{1}{E} [\sigma_{11} - \nu(\sigma_{22} + \sigma_{33})] \quad (3.3ก)$$

$$\epsilon_{22} - \alpha \Delta T = \frac{1}{E} [\sigma_{22} - \nu(\sigma_{33} + \sigma_{11})] \quad (3.3ข)$$

$$\epsilon_{33} - \alpha \Delta T = \frac{1}{E} [\sigma_{33} - \nu(\sigma_{11} + \sigma_{22})] \quad (3.3ค)$$

$$\epsilon_{12} = \frac{1+\nu}{E} \sigma_{12} \quad (3.3ง)$$

$$\epsilon_{23} = \frac{1+\nu}{E} \sigma_{23} \quad (3.3จ)$$

$$\epsilon_{31} = \frac{1+\nu}{E} \sigma_{31} \quad (3.3ด)$$

$$\text{โดยที่ } E = \text{โมดูลัสยืดหยุ่น}$$

$\nu$	=	อัตราส่วนปัวซอง (Poisson's ratio)
$\alpha$	=	สัมประสิทธิ์การขยายตัวเนื่องจากความร้อน
$\Delta T$	=	อุณหภูมิที่เปลี่ยนแปลงไป
$\delta_{ij}$	=	ครอนเนคเคอร์เดลตา (Kronecker delta)
	=	$\begin{cases} 1 & \text{ถ้า } i = j \\ 0 & \text{ถ้า } i \neq j \end{cases}$

นอกเหนือจากสมการพื้นฐานดังกล่าวข้างต้นแล้ว ยังต้องพิจารณาสภาพขอบเขต (boundary condition) ซึ่งเป็นตัวกำหนดค่าตอบเฉพาะในแต่ละปัญหา สภาพขอบเขตแบ่งเป็น 2 ส่วนคือ ส่วนที่ 1 ซึ่งมีการกำหนดหน่วยแรงกระทำภายนอก  $f_i^{\Gamma_1}$  บนพื้นผิว  $\Gamma_1$  ดังนี้

$$\sigma_{ij} \cdot n_j = f_i^{\Gamma_1} \quad (3.4)$$

โดยที่  $n_j$  = ส่วนประกอบของเวกเตอร์ขนาด 1 หน่วย ซึ่งตั้งฉากกับผิวขอบเขต  $\Gamma_1$

และส่วนที่ 2 ซึ่งมีการกำหนดการเปลี่ยนตำแหน่ง  $u_i$  บนพื้นผิว  $\Gamma_2$  คือ

$$u_i(\tilde{x}) = u_i^{\Gamma_2} \quad (3.5)$$

โดยที่  $\tilde{x} = \begin{Bmatrix} x_1 \\ x_2 \\ x_3 \end{Bmatrix}$  = พิกัดคาร์ทีเซียนของจุดใดๆบนพื้นผิว  $\Gamma_2$

การหาคำตอบแบบสูตร (closed form solution) จากสมการเหล่านี้โดยตรงทำได้ค่อนข้างยาก ในการวิจัยนี้จึงอาศัยวิธีไฟไนต์เอลิเมนต์ เพื่อหาคำตอบโดยประมาณซึ่งมีหลักการย่อ ๆ คือ

1. แบ่งโครงสร้างจำลองเป็นชิ้นส่วนย่อย เชื่อมต่อกันที่จุดขั้ว (nodes)
2. เขียนการเปลี่ยนตำแหน่งที่จุดใด ๆ เป็นฟังก์ชันของการเปลี่ยนตำแหน่งที่จุดขั้ว

โดยสมมุติฟังก์ชันการเปลี่ยนตำแหน่งภายในแต่ละชิ้นส่วนย่อย ในการนี้ต้องพิจารณาความต่อเนื่องกับชิ้นส่วนย่อยที่อยู่ประชิดกัน

3. ใช้หลักการของงานสมมุติ (principle of virtual work) หรือหลักการพลังงาน (energy principle) ที่เหมาะสมจะสามารถหาสทิฟเนส (stiffness) ของชิ้นส่วนย่อยได้

4. ใช้วิธีการรวมสติฟเนสโดยตรง (direct stiffness method) จะได้ สติฟเนสของโครงสร้างซึ่งสามารถแสดงในรูป

$$[K]\{r\} = \{q\} \quad (3.6)$$

โดยที่  $[K] = \sum_{e=1}^m [k_e]$  = ผลรวมของสติฟเนสของชิ้นส่วนย่อย

$\{r\}$  = เวกเตอร์การเปลี่ยนแปลงตำแหน่งของจุดขั้ว  
(nodal displacement vector)

$\{q\}$  = เวกเตอร์แรงที่จุดขั้ว (nodal force vector)

เนื่องจากถังทรงกระบอกกลมมีสมมาตรที่จุดศูนย์กลางหน้าตัดวงกลมและแรงกระทำ เป็นแรงซึ่งสมมาตรรอบแกนดังกล่าวด้วย จึงเลือกใช้ชิ้นส่วนย่อยที่สมมาตรรอบแกนหมุน (axisymmetric) สำหรับคอนกรีตใช้ชิ้นส่วนย่อยของแข็งสมมาตรรอบแกนหมุนชนิดไอโซพารามेटริก 4 จุดขั้ว (four node isoparametric axisymmetric solid element) (21) ส่วนชิ้นส่วนเหล็กเสริมแบ่งเป็น 2 ประเภทคือ

1. เหล็กเสริมเส้นตรง ซึ่งอาจวางในแนวใด ๆ ในระนาบที่ผ่านแกนหมุน
  2. เหล็กเสริมตามแนวเส้นรอบวง (circumferential reinforcement)
- เหล็กเสริมทั้งสองนี้จะคิดให้มีการอัดแรงหรือไม่ก็ได้

### 3.3 ครีพคอมพลีแอนซ์ (creep compliance)

คอนกรีตที่ถูกแรงกระทำค้างไว้คือ เนื่องจากมันจะมีความเครียดเกิดขึ้น ซึ่งมักสมมุติว่า ประกอบด้วย 3 ส่วนคือ (15)

1. ความเครียดอีลาสติกซึ่งเกิดขึ้นทันทีทันใด และเมื่อเอาแรงกระทำออกก็สามารถคืนกลับได้ทันที (instantaneous recoverable strain) ความเครียดอีลาสติกเป็นปฏิภาคกลับกับค่าโมดูลัสยืดหยุ่นของคอนกรีต

2. ความเครียดเนื่องจากการคืบ ซึ่งคืนกลับได้ในระยะเวลานาน (time-dependent recoverable strain) ความเครียดส่วนนี้มีค่าน้อย เมื่อเปรียบเทียบกับส่วนอื่น ดังนั้น ในการวิเคราะห์บางครั้งอาจตัดทิ้งได้

3. ความเครียดเนื่องจากการคืบ ซึ่งไม่คืนกลับ (irrecoverable strain) ส่วนนี้เป็นส่วนสำคัญของการคืบของคอนกรีต

สำหรับวัสดุวิสโคอีลาสติกเชิงเส้นตรง ความเครียดเหล่านี้ที่เกิดขึ้นที่เวลาใด เวลาหนึ่งจะเป็นปฏิภาคโดยตรงกับหน่วยแรงค้ำ (คงที่) ที่กระทำ ฟังก์ชันความเครียดต่อหนึ่งหน่วยแรงกระทำมีชื่อว่า ครีพคอมพลีแอนซ์ ซึ่งเป็นคุณสมบัติของวัสดุวิสโคอีลาสติกเชิงเส้นตรง และต้องการจากผลการทดลองการคืบของคอนกรีต ซึ่งมีลักษณะเหมือนกับโครงสร้างมากที่สุด ในการวิจัยนี้ เราจะใช้ฟังก์ชันของครีพคอมพลีแอนซ์ที่ได้จากการวิจัยของ Jordaan และ Khalifa<sup>(15)</sup> กับ Argyris และคณะ<sup>(22)</sup> ซึ่งมีความเหมาะสมและสะดวกแก่วิธีการวิเคราะห์ที่จะกล่าวในหัวข้อถัดไป ฟังก์ชันดังกล่าวเป็นดังนี้

1. สำหรับความเครียดอีลาสติก

$$J_e = \frac{1}{E_i} \quad (3.7)$$

โดยที่

$$J_e = \text{ความเครียดอีลาสติกต่อหนึ่งหน่วยแรงกระทำ}$$

$$E_i = \text{โมดูลัสยืดหยุ่น เมื่อ เวลา เริ่มต้น ใส่แรงกระทำ}$$

(กก./ซม.<sup>2</sup>)

2. สำหรับความเครียดซึ่งคืนกลับได้ในระยะเวลานาน Jordaan และ Khalifa<sup>(15)</sup>

ได้เสนอสูตรสำเร็จสำหรับครีพคอมพลีแอนซ์คืนกลับได้ ( $J_d$ ) ดังนี้

$$J_d = 0.638 \times 10^{-6} \left[ 1 - \exp\{-22.4 \times 10^6 (f(t) - f(\tau))\} \right] \quad (3.8)$$

โดยที่

$$f(t) = \text{ฟังก์ชันอ้างอิงของความเครียดซึ่งไม่คืนกลับ (ซม./ซม. ต่อ กก./ซม.<sup>2</sup>)}$$

$$t = \text{เวลา (วัน)}$$

$$\tau = \text{เวลาที่เริ่มใส่แรงกระทำ (วัน)}$$

ขนาดมากที่สุดของ  $J_d$  คือ  $0.638 \times 10^{-6}$  ซม./ซม. ต่อ กก./ซม.<sup>2</sup> ซึ่งเป็นค่าคงที่ไม่ขึ้นกับอุณหภูมิและเวลาที่เริ่มใส่แรงกระทำ แต่ถ้าคอนกรีตมีอายุมากขึ้นจะทำให้อัตราการเพิ่มของ  $J_d$  ช้าลง

$$\text{ถ้าให้} \quad t' = f(t)$$

$$\text{และ} \quad \tau' = f(\tau)$$

จะเขียนสมการ (3.8) ได้เป็น

$$J_d = 0.638 \times 10^{-6} \left[ 1 - \exp\{-22.4 \times 10^{-6} (t' - \tau')\} \right] \quad (3.8n)$$

$t'$  มีชื่อเรียกว่าเวลาเสมือน (pseudo time)

3. สำหรับความเครียดเนื่องจากการคืบซึ่งไม่คืนกลับมีค่าขึ้นกับอุณหภูมิ และ เวลาที่เริ่มใส่แรงกระทำ เป็นที่ทราบดีว่าเมื่ออายุคอนกรีตคอนสเตรกทีฟมีค่ามาก การคืบจะน้อยลง ความเครียดส่วนไม่คืนกลับที่เวลา  $t$  ใด ๆ สำหรับแรงกระทำเมื่ออายุ  $\tau$  สมมุติว่าหาได้จากฟังก์ชันอ้างอิงของความเครียดส่วนไม่คืนกลับที่เวลา  $t$  โดยที่ใส่แรงกระทำเมื่อเวลา  $\tau_0$  ไปด้วยความเครียดส่วนไม่คืนกลับที่จะเกิดขึ้นจากเวลา  $\tau_0$  ถึง  $\tau$  (ดูรูปที่ 3.3) สำหรับผลของอุณหภูมินั้นสมมุติว่า ความเครียดส่วนไม่คืนกลับเป็นปฏิภาคตรงกับอุณหภูมิ โดยสมมุติฐานดังกล่าว Jordaan และ Khalifa<sup>(15)</sup> ได้เสนอสูตรความเครียดนี้ เป็น

$$J_f = \frac{T}{25} [f(t) - f(\tau)] \quad (3.9)$$

$$J_f = \frac{T}{25} [t' - \tau'] \quad (3.9n)$$

โดยที่  $J_f$  = ความเครียดซึ่งไม่คืนกลับ (ชม./ชม. ต่อ กก./ชม.<sup>2</sup>)  
 $T$  = อุณหภูมิ (องศาเซลเซียส)

ใช้อุณหภูมิ 25° เซลเซียสเป็นอุณหภูมิอ้างอิง

จาก Argyris และคณะ<sup>(22)</sup> ได้ฟังก์ชันของ  $f(t)$  เป็น

$$f(t) = 46.2 \times 10^{-6} [(t)^{0.025} - (\tau_0)^{0.025}] \quad (3.9x)$$

$$\tau_0 = \text{เวลาที่เริ่มต้นของฟังก์ชัน } f(t)$$

ครีพคอมไพลแอนซ์ทั้งหมด  $J(x, t, \tau)$  เป็นผลรวมของส่วนต่าง ๆ ข้างต้น นั่นคือ

$$J = J_e + J_d + J_f \quad (3.10)$$

ซึ่งเขียนได้เฉพาะสำหรับงานวิจัยนี้คือ

$$J(x, t, \tau) = \frac{1}{E_1(x)} + 0.638 \times 10^{-6} \left[ 1 - \exp\{-22.4 \times 10^{-6} (f(t) - f(\tau))\} \right] + \frac{T(x)}{25} [f(t) - f(\tau)] \quad (3.10n)$$

$$J(\underline{x}, t - \tau') = \frac{1}{E_1(\underline{x})} + 0.638 \times 10^{-6} \left[ 1 - \exp \left\{ -22.4 \times 10^6 (t - \tau') \right\} \right] + \frac{T(\underline{x})}{25} [t - \tau'] \quad (3.10ข)$$

ลักษณะของสมการ (3.10) แสดงเป็นตัวอย่างในรูปที่ 3.4 ในบางกรณีอาจตัด  $J_d$  ออก เนื่องจากมีค่าน้อย ทำให้ความสัมพันธ์ระหว่างอุณหภูมิและครีคคอมโพลแอนซ์ส่วนคืนกลับไม่ได้ เป็นเส้นตรง

### 3.4 การวิเคราะห์โครงสร้างโดยทฤษฎีวิสโคอีลาสติกเชิงเส้นตรง

ในการวิจัยนี้ใช้ทฤษฎีวิสโคอีลาสติกเชิงเส้นตรง ซึ่งมีสมมุติฐานสำคัญดังต่อไปนี้<sup>(15)</sup>

1. สภาพขอบเขตของโครงสร้างไม่แปรเปลี่ยนตามเวลา
2. อุณหภูมิที่จุดใด ๆ ภายในขอบเขตที่กำหนดไม่แปรเปลี่ยนตามเวลา
3. แรงที่กระทำที่จุดใด ๆ ภายในขอบเขตที่กำหนดไม่แปรเปลี่ยนตามเวลา
4. อัตราส่วนปริมาตรของคอนกรีตมีค่าคงที่ไม่ขึ้นกับอุณหภูมิและเวลา

เมื่อพิจารณาปัญหาวิสโคอีลาสติกเชิงเส้นตรงโดยอาศัยการแปลงลาปลาซ จะพบว่ามีการสมนัยกับปัญหาอีลาสติกคือ เมื่อแทนค่า  $\frac{1}{E}$  ในค่าตอบของหน่วยแรงความเครียดและการเปลี่ยนตำแหน่งจากการวิเคราะห์อีลาสติกด้วย  $sJ$  จะได้คำตอบเป็นการแปลงลาปลาซของคำตอบวิสโคอีลาสติกด้วย  $s$  โดยที่  $s$  เป็นพารามิเตอร์ของการแปลงลาปลาซและ  $J$  คือการแปลงลาปลาซของครีคคอมโพลแอนซ์ หลักการนี้เรียกว่าหลักการสมนัยซึ่งจะพิสูจน์ให้เห็นในลำดับต่อไป

สมการพื้นฐานซึ่งได้แก่สมการสมดุล สมการความเครียดและการเปลี่ยนตำแหน่ง ความสัมพันธ์ระหว่างหน่วยแรงและความเครียด รวมทั้งสภาพขอบเขตที่ถูกกำหนดของทฤษฎีวิสโคอีลาสติกเชิงเส้นตรง ในพิภคคาร์ทีเซียน 3 มิติเป็นดังนี้

#### 3.3.1 สมการสมดุล

$$\sigma'_{ij,j}(\underline{x}, t) + f_i(\underline{x}, t) = 0 \quad (3.11)$$

หรือ 
$$\sigma'_{ij,j}(\underline{x}, t) + f_i(\underline{x}) = 0 \quad (3.11ก)$$

#### 3.3.2 สมการความเครียดและการเปลี่ยนตำแหน่ง



$$\varepsilon_{ij}(\underline{x}, t) = \frac{1}{2} u_{i,j}(\underline{x}, t) + \frac{1}{2} u_{j,i}(\underline{x}, t) \quad (3.12)$$

### 3.3.3 ความสัมพันธ์ระหว่างหน่วยแรงและความเครียด

$$\varepsilon_{ij}(\underline{x}, t) - \alpha \delta_{ij} \Delta T(\underline{x}, t) = \int_0^t \frac{\partial}{\partial \tau} [(1+\nu) \sigma'_{ij}(\underline{x}, t) - \nu \delta_{ij} \sigma'_{kk}(\underline{x}, t)] J(\underline{x}, t, \tau) d\tau \quad (3.13)$$

$$\varepsilon_{ij}(\underline{x}, t) - \alpha \delta_{ij} \Delta T(\underline{x}) = \int_0^t \frac{\partial}{\partial \tau} [(1+\nu) \sigma'_{ij}(\underline{x}, t) - \nu \delta_{ij} \sigma'_{kk}(\underline{x}, t)] J(\underline{x}, t, \tau) d\tau \quad (3.13n)$$

### 3.3.4 สภาพขอบเขตส่วนที่ 1 ซึ่ง $\underline{x} \in \Gamma_1$

$$\sigma'_{ij}(\underline{x}, t) \cdot n_j = f_i^{\Gamma_1}(\underline{x}, t) \quad (3.14)$$

$$\text{หรือ } \sigma'_{ij}(\underline{x}, t) \cdot n_j = f_i^{\Gamma_1}(\underline{x}) \quad (3.14n)$$

### สภาพขอบเขตส่วนที่ 2 ซึ่ง $\underline{x} \in \Gamma_2$

$$u_i(\underline{x}, t) = u_i^{\Gamma_2}(\underline{x}, t) \quad (3.15)$$

$$\text{หรือ } u_i(\underline{x}, t) = u_i^{\Gamma_2}(\underline{x}) \quad (3.15n)$$

โดยที่

$$\sigma'_{ij}(\underline{x}, t), \varepsilon_{ij}(\underline{x}, t), u_i(\underline{x}, t)$$

= หน่วยแรง, ความเครียดและการเปลี่ยนตำแหน่งที่จุดใด ๆ ซึ่งเป็นฟังก์ชันของตำแหน่ง  $\underline{x}$ , และเวลา  $t$

จากสมการพื้นฐานข้างต้นและนิยามของเวลาเสมือน เมื่อพิจารณาปัญหาทั้งหมดในตัวแปรของเวลาเสมือนโดยอาศัยการแปลงลาปลาซจะเขียนสมการ (3.11n) (3.12) (3.13n) (3.14n) และ (3.15n) ได้ตามลำดับดังนี้

$$s \bar{\sigma}'_{ij,j}(\underline{x}, s) + f_i(\underline{x}) = 0 \quad (3.16)$$

$$s \bar{\varepsilon}'_{ij}(\underline{x}, s) = \frac{1}{2} [s \bar{u}'_{i,j}(\underline{x}, s) + s \bar{u}'_{j,i}(\underline{x}, s)] \quad (3.17)$$

$$s \bar{\varepsilon}'_{ij}(\underline{x}, s) - \alpha \delta_{ij} \Delta T(\underline{x}) = s \bar{J}(\underline{x}, s) [(1+\nu) s \bar{\sigma}'_{ij}(\underline{x}, s) - \nu \delta_{ij} s \bar{\sigma}'_{kk}(\underline{x}, s)] \quad (3.18)$$

$$s \bar{\sigma}'_{ij}(\underline{x}, s) n_j = f_i^{\Gamma_1}(\underline{x}) \quad (3.19)$$

$$s \bar{u}_i(x, s) = u_i^{(2)}(x) \tag{3.20}$$

โดยที่  $s$  = พารามิเตอร์ของการแปลงลาปลาซ  
 $\bar{g}$  = การแปลงลาปลาซของฟังก์ชัน  $g$  โดยที่  $g$  เป็นฟังก์ชันใด ๆ  
 ( $\sigma, \epsilon, \dots$ )

ตัวแปรที่ไม่รู้ค่าของสมการ (3.16 - 3.20) คือ  $s\bar{d}_{ij}(x, s)$ ,  $s\bar{E}_{ij}(x, s)$  และ  $s\bar{u}_i(x, s)$  คำตอบของตัวแปรเหล่านี้หาได้จากสภาพขอบเขตที่กำหนดใน ส่วนที่ 1  $f_1^{(1)}(x)$  และส่วนที่ 2  $u_i^{(2)}(x)$  จะเห็นได้ว่าสมการเหล่านี้คล้ายคลึงกับที่ได้จากการวิเคราะห์โดยทฤษฎีอีลาสติก ถ้าหากแทน  $s\bar{d}_{ij}(x, s)$ ,  $s\bar{E}_{ij}(x, s)$ ,  $s\bar{u}_i(x, s)$  และ  $s\bar{J}(x, s)$  ด้วย  $\sigma_{ij}, E_{ij}, u_i$  และ  $\frac{1}{E}$  ตามลำดับเราก็จะได้สมการเหมือนกับสมการพื้นฐานในทฤษฎีอีลาสติกทุกประการ นั่นคือในโครงสร้างเดียวกัน เมื่อหาคำตอบอีลาสติกได้เป็น  $\sigma_{ij}, E_{ij}$  และ  $u_i$  แล้วแทนค่า  $\frac{1}{E}$  ด้วย  $s\bar{J}(x, s)$  ก็จะได้คำตอบของ  $s\bar{d}_{ij}(x, s)$ ,  $s\bar{E}_{ij}(x, s)$  และ  $s\bar{u}_i(x, s)$  ตามลำดับ ต่อจากนั้นเป็นการหาคำตอบของ  $\sigma_{ij}(x, t')$ ,  $E_{ij}(x, t')$  และ  $u_i(x, t')$  โดยอาศัยการมหันของการแปลงลาปลาซ ในที่สุดก็จะได้คำตอบของหน่วยแรงความเครียดและการเปลี่ยนตำแหน่งที่เวลา  $t$  ใด ๆ นับตั้งแต่เมื่อมีแรงกระทำที่เวลา  $t$  โดยแทนค่า  $t' = f(t)$

ในการมหันของการแปลงลาปลาซบางครั้ง จะพบกับความยากลำบากที่จะหาคำตอบของฟังก์ชันมหันโดยตรง การใช้วิธีเชิงตัวเลข (numerical method) เข้าช่วยจะทำให้หาคำตอบได้สะดวกขึ้น เช่น เมื่อจะมหันการแปลงลาปลาซของฟังก์ชัน  $s\bar{d}(x, s)$  ที่ตำแหน่ง  $x$  จุดหนึ่ง ให้ฟังก์ชัน  $s\bar{d}(x, s)$  เป็นตามสมการข้างล่างคือ

$$s\bar{d}(x, s) = a_0 \bar{\phi}_0(s) + a_1 \bar{\phi}_1(s) + \dots + a_n \bar{\phi}_n(s) \tag{3.21}$$

โดยที่  $\phi_i, i=0, n$  = ฟังก์ชันแห่งการประมาณ (interpolation functions) ที่เหมาะสมและง่ายแก่การมหันการแปลงลาปลาซ

$$a_i, i=0, n = \text{สัมประสิทธิ์ซึ่งสอดคล้องกับ } \phi_i$$

ค่า  $a_i, i = 0, n$  หาได้โดยการแทนค่า  $s\bar{d}(s)$  ที่สมนัยกับ  $\bar{\phi}_i(s), i = 0, n$  จำนวน  $n+1$  ครั้ง จะได้สมการ  $n+1$  สมการซึ่งมี  $a_i, i = 0, n$  เป็นตัวไม่รู้ค่า การมหันการแปลงลาปลาซของฟังก์ชัน  $s\bar{d}(x, s)$  ซึ่งเท่ากับการมหันการแปลงลาปลาซของเหล่าฟังก์ชันด้านขวามือของสมการ (3.21) จึงหาได้ง่าย เนื่องจากครั้งแรกได้เลือกฟังก์ชัน  $\bar{\phi}_i$  เตรียมไว้ อย่างดีก่อนแล้ว

วิธีเชิงตัวเลขของการหาค่าการแปลงลาปลาซนี้ สามารถใช้หาค่าคอบวิสโคอีลาสติกของโครงสร้างได้ ไม่ว่าค่าคอบอีลาสติกจะเป็นค่าคอบแบบสูตร หรือเป็นตัวเลขซึ่งได้จากโปรแกรมไฟไนต์เอเลเมนต์ Jordaan และ Khanlifa<sup>(15)</sup> เลือกใช้  $\bar{E}(x,s)$  เป็นฟังก์ชันแห่งการประมาณ โดยให้

$$s\bar{J}(x,s) \approx a_0 + a_1\bar{E}(x,s) + a_2\bar{E}^2(x,s) \quad (3.22)$$

โดยที่  $\frac{1}{\bar{E}(x,s)} = s\bar{J}(x,s)$

สังเกตว่าฟังก์ชัน  $\bar{E}(x,s)$  ที่นิยามข้างต้นมิใช่เป็นการแปลงลาปลาซของฟังก์ชันการผ่อนคลายภาคผนวก ก แสดงตัวอย่างการวิเคราะห์เสาคอนกรีต เสริม เหล็ก โดยทฤษฎีวิสโคอีลาสติกเชิงเส้นตรง ซึ่งอาศัยการสมนัยและ เปรียบเทียบค่าคอบหน่วยแรงของคอนกรีต และ เหล็ก เสริมซึ่งได้จากวิธีเชิงตัวเลขกับค่าคอบแบบสูตร



ศูนย์วิจัยทรัพยากร  
จุฬาลงกรณ์มหาวิทยาลัย