



บทที่ 2

วิธีการวิเคราะห์

2.1 บทนำ

ในการศึกษานี้จะแบ่งวิธีการวิเคราะห์ออกเป็น 2 ส่วนใหญ่ ๆ คือ การวิเคราะห์หน้าตัด (Cross-sectional analysis) ซึ่งพิจารณาถึงพฤติกรรมของหน้าตัดคอนกรีตเสริมเหล็กในรูปของความสัมพันธ์ระหว่างน้ำหนักบรรทุก-โมเมนต์-ความโค้ง-เวลา และการวิเคราะห์ชิ้นส่วน (Member analysis) โดยพิจารณาถึงความสัมพันธ์ระหว่างแรงในชิ้นส่วนย่อย (Element Forces) กับการเปลี่ยนตำแหน่ง (Displacements)

2.2 สมมติฐานในการวิเคราะห์

การวิเคราะห์ใช้สมมติฐานดังต่อไปนี้

1. ความสัมพันธ์ระหว่างหน่วยแรงกับความเครียดสำหรับคอนกรีต

อาศัยการศึกษาของ Shank (20) ที่ว่ากำลังรับน้ำหนักประลัยที่แท้จริงมีค่าเท่ากับ 85% ของกำลังรับน้ำหนักประลัย การศึกษาของ Troxell, Raphael และ Davis (8) ซึ่งได้เสนอความเครียดคืบในรูปของฟังก์ชันลอการิทึมของเวลา และการศึกษาของ Rüsck (19) ซึ่งสรุปว่าหน่วยแรงอัดสูงสุดของคอนกรีต ซึ่งรับน้ำหนักบรรทุกค้างจะลดลง ในขณะที่ความเครียดที่สมนัยกันมีค่าเพิ่มขึ้นเมื่อเวลาเพิ่มขึ้น และหน่วยแรงอัดสูงสุดของคอนกรีตเมื่อรับน้ำหนักบรรทุกค้าง จะมีค่าต่ำสุดราว 75% และมีค่าเฉลี่ยราว 80% ของกำลังรับน้ำหนักประลัย ประกอบกับการศึกษาของ Shank (20) Freudenthal และ Roll (22) Distefano (18) ซึ่งแสดงความสัมพันธ์ระหว่างหน่วยแรงและความเครียดของคอนกรีตในรูปไม่เป็นเชิงเส้นตรง ความสัมพันธ์ระหว่างหน่วยแรงกับความเครียดสำหรับคอนกรีตเมื่อรับน้ำหนักระยะเวลาสั้นของ Hognestad ก็จะถูกตัดแปลงโดยคิผลของเวลาไปด้วย ดังนั้นจะได้ไดอะแกรมแสดงความสัมพันธ์ระหว่างหน่วยแรง-ความเครียด-เวลา สำหรับคอนกรีต (รูปที่ 2.1) โดยอธิบายในรูปของ

$$f_{c_{\max}}(t) = f'_c [0.85 - 0.02525 \log(t + 1)] ; t < 25 \text{ ปี}$$

$$= 0.75 f'_c ; t \geq 25 \text{ ปี}$$

$$\epsilon_0(t) = 0.002 + 0.00085 \ln(t + 1) ; t \leq 730 \text{ วัน}$$

$$= 0.0076 + 0.000375 \ln(t - 730) ; t > 730 \text{ วัน}$$

เมื่อ $f_{c_{\max}}(t)$ = หน่วยแรงอัดสูงสุดสำหรับคอนกรีตที่เวลาใด ๆ มีหน่วยเป็น กก.ต่อ ตร.ซม.
 f'_c = กำลังรับแรงอัดของแท่งคอนกรีตมาตรฐาน มีหน่วยเป็น กก.ต่อ ตร.ซม.
 $\epsilon_0(t)$ = ความเครียดของคอนกรีตที่สมนัยกับหน่วยแรงอัดสูงสุด
 t = ระยะเวลาภายใต้การรับน้ำหนักบรรทุกค้าง มีหน่วยเป็นวัน

2. ความสัมพันธ์ระหว่างหน่วยแรงกับความเครียดสำหรับเหล็กเสริม

สมมติให้ความสัมพันธ์ระหว่างหน่วยแรงกับความเครียดของเหล็กเสริมอยู่ใน

รูปของอีลาสโตพลาสติก ทั้งการรับแรงดึงและแรงอัด (รูปที่ 2.2) และสมมติว่าไม่เกิดการคืบในเหล็กเสริม

3. ระบายหน้าตัดก่อนการตัดยังคงเป็นระนาบภายหลังการตัด
4. มีการยึดเหนี่ยวอย่างสมบูรณ์ (ไม่มีการลื่นไถล) ระหว่างคอนกรีตกับเหล็กเสริม
5. ละทิ้งความต้านทานแรงดึงของคอนกรีต
6. ไม่มีการหดตัว (Shrinkage) เกิดขึ้นที่หน้าตัด
7. ความต้านทานทางการตัดแบบเฉกแค้นของชิ้นส่วนได้จากความสัมพันธ์ระหว่างน้ำหนักบรรทุก-โมเมนต์-ความโค้ง-เวลา และมีค่าขึ้นกับค่าเฉลี่ยของโมเมนต์ที่ปลายทั้งสองข้างของชิ้นส่วน
8. โคอะแกรมระหว่างหน่วยแรงกับความเครียดของคอนกรีตที่เวลาใด ๆ ไม่ขึ้นกับการรับน้ำหนักบรรทุกในอดีต

2.3 การวิเคราะห์หน้าตัด

2.3.1 ความสัมพันธ์ระหว่างน้ำหนักบรรทุก-โมเมนต์-ความโค้ง-เวลา

การหาความสัมพันธ์ระหว่างน้ำหนักบรรทุก-โมเมนต์-ความโค้ง-เวลา

สำหรับหน้าตัดคอนกรีตเสริมเหล็ก ใช้วิธีการเช่นเดียวกับที่ Pfrang, Siess และ Sozen(6)

ได้กระทำ กล่าวคือ

พิจารณาหน้าตัดคอนกรีตเสริมเหล็กรูปสี่เหลี่ยมผืนผ้า ดังแสดงในรูปที่ 2.3 ก โดยมีการเรียงเหล็กเสริมขนานกับขอบรับแรงดิ่งและแรงอัด ระยะต่าง ๆ คิดถึงจุดศูนย์กลางของกลุ่มเหล็กเสริม โดยเหล็กเสริมรับแรงดิ่งมีพื้นที่หน้าตัดทั้งหมด A_s และเหล็กเสริมรับแรงอัดมีพื้นที่หน้าตัดทั้งหมด A'_s การวิเคราะห์นี้จะไม่คิดถึงผลของการที่พื้นที่คอนกรีตถูกแทนที่ด้วยเหล็กเสริม รูปแบบของการกระจายความเครียดบนหน้าตัด แสดงในรูปที่ 2.3 ข โดยที่ $\epsilon_c(t)$ เป็นความเครียดที่ขอบรับแรงอัดที่เวลา t ใด ๆ และ $\epsilon_t(t)$ เป็นความเครียดที่ขอบรับแรงดิ่งของหน้าตัดที่เวลาเดียวกัน t ความเครียดในเหล็กเสริมรับแรงดิ่งและแรงอัดแทนด้วย $\epsilon_2(t)$ และ $\epsilon_3(t)$ ตามลำดับ ความโค้งที่เวลาเดียวกันแทนด้วย $\phi(t)$ รูปแบบของการกระจายหน่วยแรงบนหน้าตัดแสดงไว้ในรูปที่ 2.3 ค แรงลัพธ์และโมเมนต์ลัพธ์ทั้งหมดบนหน้าตัดแทนด้วย P และ M C_c เป็นแรงลัพธ์ของหน่วยแรงของคอนกรีต แรงลัพธ์ในเหล็กเสริมรับแรงดิ่งและแรงอัดเป็น C_s และ C'_s ตามลำดับ

จากสมการสมดุลย์ทางสถิตยจะได้

$$P = C_c + C_s + C'_s \tag{2.1}$$

และ $M = M_c + M_s + M'_s \tag{2.2}$

โดยที่ $M_c =$ โมเมนต์ลัพธ์ต้านทานโดยคอนกรีต

$M_s, M'_s =$ โมเมนต์ลัพธ์ต้านทานโดยเหล็กเสริมรับแรงดิ่ง และแรงอัดตามลำดับ

เนื่องจากวัสดุคอนกรีตมีคุณสมบัติที่ไม่เป็นเชิงเส้นตรง ดังนั้นการหาความสัมพันธ์ระหว่าง แรงตามแนวแกน โมเมนต์ดัด และความโค้งสำหรับหน้าตัดคอนกรีตเสริมเหล็ก จะกระทำโดยพิจารณาแบ่งการกระจายความเครียดในคอนกรีตออกเป็นช่วง ๆ (Region) ดังแสดงในรูปที่ 2.4 กล่าวคือ

คอนกรีตช่วงที่ 1

$$\text{เมื่อ } 0 \leq \epsilon_c(t) \leq \epsilon_0(t) \text{ และ } 0 \leq \epsilon_t(t) < \epsilon_0(t)$$

คอนกรีตช่วงที่ 2

$$\text{เมื่อ } \epsilon_c(t) < 0 \text{ และ } 0 \leq \epsilon_t(t) < \epsilon_0(t)$$

คอนกรีตช่วงที่ 3

$$\text{เมื่อ } 0 \leq \epsilon_c(t) \leq \epsilon_0(t) \text{ และ } \epsilon_0(t) \leq \epsilon_t(t) \leq \epsilon_u(t)$$



คอนกรีตช่วงที่ 4

เมื่อ $\epsilon_1(t) < 0$ และ $\epsilon_0(t) \leq \epsilon_4(t) \leq \epsilon_U(t)$

จากการแบ่งช่วงของความเครียดในคอนกรีตดังกล่าวข้างต้น ทำให้ทราบตำแหน่งและขนาดของแรงลัพท์ในคอนกรีต เช่น กรณีที่คอนกรีตอยู่ในช่วงที่ 1 การกระจายของหน่วยแรงในคอนกรีตจะเป็น

$$f_c(t) = f_{c_{max}}(t) \left\{ \frac{2\epsilon_c(t)}{\epsilon_0(t)} - \left[\frac{\epsilon_c(t)}{\epsilon_0(t)} \right]^2 \right\} \tag{2.3}$$

แรงที่กระทำบนชิ้นส่วนย่อย ๆ (Differential Element) คือ

$$dc_c = bf_c(t) dy$$

และแรงในคอนกรีตทั้งหมดคือ

$$C_c = \int_0^T bf_c(t) dy \tag{2.4}$$

จากรูปแบบการกระจายความเครียดจะได้ว่า

$$d\epsilon_c(t) = \phi(t) dy$$

$$\text{และ } \epsilon_1(t) = \epsilon_4(t) - \phi(t) T$$

สำหรับ $y = 0$, $\epsilon_c(t) = \epsilon_1(t)$ และ $y = T$, $\epsilon_c(t) = \epsilon_4(t)$

ซึ่งจะได้ว่า

$$C_c = \int_{\epsilon_1(t)}^{\epsilon_4(t)} \frac{bf_c(t) d\epsilon_c(t)}{\phi(t)} \tag{2.5}$$

ลครูป C_c อยู่ในรูปที่ไม่มีหน่วย ผลลัพท์ที่ได้คือ

$$\frac{C_c}{bTf_{c_{max}}(t)} = \frac{2\epsilon_4(t) - \phi(t)T}{\epsilon_0(t)} - \frac{3\epsilon_4^2(t) - 3\epsilon_4(t)\phi(t)T + (\phi(t)T)^2}{3\epsilon_0^2(t)} \tag{2.6}$$

ตำแหน่งของแรงลัพท์ในคอนกรีต \bar{y} คือ

$$\bar{y} = \frac{\int_0^T bf_c(t) y dy}{C_c} \tag{2.7}$$

เมื่อ y เป็นระยะทางจากผิวรับแรงดึงไปถึงปริมาตรชิ้นส่วนย่อย ๆ (Differential Volume Element) จากเรขาคณิตของความเครียดที่ว่า

$$y = \frac{\epsilon_c(t) - \epsilon_1(t)}{\phi(t)} \quad (2.8)$$

จะได้ว่า

$$\bar{y} = \frac{\int_{\epsilon_1(t)}^{\epsilon_c(t)} b f_c'(t) \left(\frac{\epsilon_c(t) - \epsilon_1(t)}{\phi(t)} \right) \frac{d\epsilon_c(t)}{\phi(t)}}{C_c} \quad (2.9)$$

โดยการแทนค่าและทำให้เป็นรูปสมการอย่างง่ายจะได้

$$\frac{\bar{y}}{b T^2 f_{c_{max}}(t)} = \frac{1}{(\phi(t) T)^3 C_c} \left[\frac{2(\epsilon_2^3(t) - \epsilon_1^3(t))}{3 \epsilon_0(t)} - \frac{\epsilon_2^4(t) - \epsilon_1^4(t)}{4 \epsilon_0^2(t)} \right] - \frac{\epsilon_1(t)}{\phi(t) b T^2 f_{c_{max}}(t)} \quad (2.10)$$

ค่าโมเมนต์ลัพท์ของคอนกรีตซึ่งคิดรอบจุดศูนย์ถ่วงพลาสติก (Plastic Centroid)

$$M_c = C_c (\bar{y} - \bar{h}) \quad (2.11)$$

เมื่อ \bar{h} เป็นระยะทางจากผิวรับแรงดึงไปยังจุดศูนย์ถ่วงพลาสติกของหน้าตัด สำหรับหน้าตัดไม่สมมาตร

$$\bar{h} = \frac{D C_s + d' C_s' + \bar{y} C_c}{C_s + C_s' + C_c} \quad (2.12)$$

สำหรับหน้าตัดที่สมมาตร $\bar{h} = \frac{T}{2}$

ในขณะที่ $\epsilon_1(t)$ และ $\epsilon_2(t)$ เปลี่ยนแปลงภายในคอนกรีตช่วงหนึ่ง ๆ ค่าความเครียดของเหล็กเสริม $\epsilon_2(t)$ และ $\epsilon_3(t)$ ก็เปลี่ยนแปลงตามไปด้วย ค่าความเครียดของเหล็กเสริมที่เป็นไปได้สามารถแบ่งออกได้เป็น 4 ช่วงคือ

เหล็กเสริมช่วงที่ 1

เหล็กเสริมทั้งหมดไม่คลาก

เหล็กเสริมช่วงที่ 2

เหล็กเสริมรับแรงอัดคลากแต่เหล็กเสริมรับแรงดึงไม่คลาก

เหล็กเสริมช่วงที่ 3

เหล็กเสริมรับแรงอัดไม่คลาก แต่เหล็กเสริมรับแรงดึงคลาก

เหล็กเสริมช่วงที่ 4

เหล็กเสริมคลากทั้งหมด

โดยการใช้ประโยชน์จากการแบ่งเหล็กเสริมออกเป็นหลายช่วง ทำให้สามารถ

หาแรงลัพท์ของเหล็กเสริม P_s ได้ (ดูรูปที่ 2.3ก) คือ

$$P_s = C_s + C'_s$$

แรงในเหล็กเสริมรับแรงอัดที่เป็นไปได้คือ

สำหรับ $\epsilon_3(t) < \epsilon_y$: $C'_s = A'_s E_s \epsilon_3(t) = A'_s E_s (\epsilon_4(t) - \phi(t)D)$

สำหรับ $\epsilon_3(t) \geq \epsilon_y$: $C'_s = A'_s E_s \epsilon_y$

แรงในเหล็กเสริมรับแรงดึงที่เป็นไปได้คือ

สำหรับ $\epsilon_2(t) < \epsilon_y$: $C_s = A_s E_s \epsilon_2(t) = A_s E_s (\epsilon_4(t) - \phi(t)d)$

สำหรับ $\epsilon_2(t) \geq \epsilon_y$: $C_s = A_s E_s \epsilon_y$

พิจารณาเหล็กเสริมในช่วงที่ 1 จะได้แรงลัพท์ของเหล็กเสริมคือ

$$P_s = A_s E_s (\epsilon_4(t) - \phi(t)d) + A'_s E_s (\epsilon_4(t) - \phi(t)D) \quad (2.13)$$

โมเมนต์ค้คที่้ได้จากการคคคคโมเมนต์ของแรงในเหล็กเสริมรอบจุดศูนย์ถ่วงพลาสติก

คือ

$$M_s + M'_s = C_s (\bar{h} - D) + C'_s (d' - \bar{h}) \quad (2.14)$$

สำหรับกรณีอื่น ๆ จะหาได้เช่นเดียวกัน ซึ่งสรุปรวมไว้ในตารางที่ 2.1 และ 2.2 ตารางที่ 2.1 แสดงความสัมพันธ์สำหรับคอนกรีตช่วงต่าง ๆ คล้ายกับในสมการ(2.6) และ (2.10) ตารางที่ 2.2 แสดงความสัมพันธ์สำหรับเหล็กเสริมช่วงต่าง ๆ คล้ายกับในสมการ (2.13)

ภายหลังจากที่ได้แรงลัพธ์ในคอนกรีตและเหล็กเสริมสำหรับแต่ละช่วงแล้ว แทนค่า c_s, c'_s และ c_c ที่เหมาะสมลงในสมการที่ (2.1) และ (2.2) จะได้สมการสมมูลซึ่งสมนัยกับความเครียดในช่วงที่สมมติ จากนั้นจะทำการหาค่าโมเมนต์กับความโค้งที่สมนัยกัน จากการกระจายของความเครียดตลอดหน้าตัดและความสัมพันธ์ระหว่างหน่วยแรง และความเครียดทำให้สามารถอธิบายแรงให้อยู่ในรูปของตัวไม่รู้ค่า เริ่มแรกคือ $\epsilon_d(t)$ กับ $\phi(t)$ และขนาดหน้าตัดกับคุณสมบัติของวัสดุที่รู้ค่าได้ ดังนั้นสามารถเขียนสมการสมมูล (2.1) และ (2.2) ได้เป็น

$$f(P, \epsilon_d(t), \phi(t)) = 0 \quad (2.15)$$

$$\text{และ} \quad f(M, \epsilon_d(t), \phi(t)) = 0 \quad (2.16)$$

ในการวิเคราะห์หาความสัมพันธ์ระหว่าง น้ำหนักบรรทุก-โมเมนต์-ความโค้ง-เวลา นี้จะกำหนดให้ทราบค่า แรงตามแนวแกนทั้งหมด P ที่กระทำต่อหน้าตัด และช่วงเวลาของการรับน้ำหนัก t ที่ P และ t ที่กำหนดให้ใด ๆ เมื่อเลือก $\epsilon_d(t)$ ที่เหมาะสมมาค่าหนึ่ง จะสามารถหาค่าความโค้ง $\phi(t)$ จากสมการของแรง (2.15) เมื่อแทนค่า $\phi(t)$ และ $\epsilon_d(t)$ ลงในสมการโมเมนต์ (2.16) จะให้ค่าโมเมนต์ที่สมนัยกันออกมา โดยการเพิ่มค่า $\epsilon_d(t)$ ขึ้นไปเรื่อย ๆ จนกระทั่งถึง $\epsilon_u(t)$ ก็จะได้เส้นสัมพันธ์ระหว่างโมเมนต์-ความโค้ง-เวลา ที่แรงตามแนวแกนคงที่ P ดังแสดงในรูปที่ 2.5

2.3.2 การพิจารณาความต้านทานทางการดัด

ในการพิจารณาความต้านทานทางการดัด (Flexural Rigidity) ของหน้าตัดอาศัยสมมติฐานว่า ความต้านทานทางการดัด คือ อัตราส่วนระหว่างโมเมนต์กับความโค้ง ดังนั้นจากความสัมพันธ์ระหว่าง น้ำหนักบรรทุก-โมเมนต์-ความโค้ง-เวลา สำหรับหน้าตัดคอนกรีตเสริมเหล็กหนึ่ง ๆ ที่สมนัยกันจะได้ความต้านทานทางการดัดแบบเซแคนต์ (Secant Flexural Rigidity) ดังสมการ

$$EI(t) = \frac{M}{\phi(t)} \quad (2.17)$$

ในเมื่อ M เป็นโมเมนต์
 $\phi(t)$ เป็นความโค้งที่สมนัยกับโมเมนต์ภายหลังการรับน้ำหนักเป็น
 เวลาใด ๆ t

2.4 การวิเคราะห์ชิ้นส่วน

2.4.1 บทนำ

ในการศึกษานี้จะวิเคราะห์ปัญหาโดยใช้วิธีการไฟไนต์เอลิเมนต์ แบบวิธีการเปลี่ยนตำแหน่งหรือแบบวิธีสติฟเนส (Displacement or Stiffness Method) สำหรับแบบวิธีการเปลี่ยนตำแหน่งคิดว่าโครงสร้างประกอบด้วยชิ้นส่วนย่อย (Element) ที่แยกจากกัน (Discrete) โดยมีการเปลี่ยนตำแหน่งอยู่ในรูปแบบที่สมมติขึ้น คุณสมบัติของแต่ละชิ้นส่วนย่อยจะหาได้จากทฤษฎีอีลาสติก คำตอบที่สมบูรณ์หาได้จากการรวมการเปลี่ยนตำแหน่งของชิ้นส่วนย่อยแต่ละชิ้นในลักษณะที่สอดคล้องกับเงื่อนไขการสมดุลย์ของแรง (Force-Equilibrium) และความเข้ากันได้ของการเปลี่ยนตำแหน่ง (Displacement Compatibility) ที่ข้อต่อ (Joint) ของชิ้นส่วนย่อย

ในหัวข้อนี้จะหาสติฟเนสของชิ้นส่วนย่อยก่อน และจะหาเมตริกซ์สติฟเนส (Stiffness Matrix) ของชิ้นส่วนทั้งหมด โดยการรวมเมตริกซ์สติฟเนสของชิ้นส่วนย่อยที่ขอบเขตร่วม (Common Boundary) ในที่นี้พิจารณาว่าชิ้นส่วนคอนกรีตเสริมเหล็กประกอบด้วยชิ้นส่วนย่อยชนิดคาน-เสา (Beam-column element) ที่เป็นเส้นตรงซึ่งแยกจากกัน โดยมีความยาวของชิ้นส่วนย่อย L_i โดยทำการต่อเข้าด้วยกันที่จุดต่อ (Nodal Point) แต่ละชิ้นส่วนย่อยมีคุณสมบัติของหน้าตัดคงที่ โดยมีชิ้นส่วนย่อยทุกชิ้น แรงที่กระทำและการเปลี่ยนตำแหน่งที่อยู่ในระนาบเดียวกัน สำหรับทิศทางบวกของแรงและการเปลี่ยนตำแหน่งของชิ้นส่วนย่อยชนิดคาน-เสาได้แสดงไว้ในรูปที่ 2.6

2.4.2 ข้อจำกัดของการวิเคราะห์

ในการวิเคราะห์นี้จะใช้ข้อจำกัดดังต่อไปนี้คือ

- (1) แรงที่กระทำเป็นจุดจะกระทำเฉพาะที่จุดต่อของชิ้นส่วนย่อยเท่านั้น

- (2) จะต้องทราบคุณสมบัติของหน้าตัด
- (3) ความต้านทานทางการคด (Flexural Rigidity) ของชิ้นส่วน
ย่อยขึ้นกับค่าเฉลี่ยของขนาดของโมเมนต์ที่ปลายทั้งสองข้าง

2.4.3 การหาเมตริกซ์สติฟเนสของชิ้นส่วนย่อย (Element Stiffness Matrix)

ในการหาสติฟเนสของโครงสร้าง จะต้องทราบค่าสติฟเนสของชิ้นส่วนย่อยแต่ละส่วนเสียก่อนในการหาสติฟเนสของชิ้นส่วนย่อยมีหลายวิธี ซึ่งจะเลือกวิธีไหนนั้น ขึ้นกับชนิดของชิ้นส่วนย่อยเป็นหลัก สำหรับชิ้นส่วนย่อยชนิดคาน-เสา นั้นจะหาเมตริกซ์สติฟเนสของชิ้นส่วนย่อยโดยใช้พลังงานความเครียด (Strain energy) และทฤษฎีของ Castigliano

พิจารณาชิ้นส่วนย่อยชนิดคาน-เสาในพิกัดเฉพาะที่ (Local coordinates) x, y ดังแสดงในรูปที่ 2.6 การเปลี่ยนตำแหน่งในทิศทาง x และ y ที่ปลาย "i" เป็น u_1, u_2 และ u_3 ในขณะที่ปลาย "i+1" เป็น u_4, u_5 และ u_6 พื้นที่หน้าตัดของชิ้นส่วนย่อยเป็น A_i ความยาวเป็น L_i และโมดูลัสยืดหยุ่นเป็น E_i จะไม่เขียนตัวห้อยข้างล่าง (Subscript) "i" ในการหาเมตริกซ์สติฟเนสของชิ้นส่วนย่อย การวิเคราะห์นี้จะเกี่ยวข้องกับพฤติกรรมที่เกิดขึ้นระหว่างการเปลี่ยนแปลงแต่ละขั้น (Incremental Step) ความสัมพันธ์ระหว่างความเครียดกับการเปลี่ยนตำแหน่ง (Strain-displacement relation) สำหรับทฤษฎีอัสติติกที่ไม่เป็นเชิงเส้นตรง (Non-linear theory of elasticity) ในทิศทาง xx และทิศทาง xy (27) คือ

$$\epsilon_{xx} = \frac{\partial u}{\partial x} + \frac{1}{2} \left[\left(\frac{\partial u}{\partial x} \right)^2 + \left(\frac{\partial v}{\partial x} \right)^2 \right] + \epsilon_{xx}^0 = \epsilon_{xx}^a + \epsilon_{xx}^0$$

$$\epsilon_{xy} = \frac{\partial v}{\partial x} + \frac{\partial u}{\partial y} + \frac{\partial u}{\partial x} \cdot \frac{\partial u}{\partial y} + \frac{\partial v}{\partial x} \cdot \frac{\partial v}{\partial y} + \epsilon_{xy}^0 = \epsilon_{xy}^a + \epsilon_{xy}^0$$

เมื่อ u, v เป็นการเปลี่ยนตำแหน่งในทิศทาง xx และ yy ตามลำดับ

$\epsilon_{xx}^0, \epsilon_{xy}^0$ เป็นความเครียดเริ่มแรก (Initial Strain) ในทิศทาง xx
และ xy ตามลำดับ

$\epsilon_{xx}^a, \epsilon_{xy}^a$ เป็นความเครียดที่ได้รับเพิ่มขึ้นในทิศทาง xx และ xy ตามลำดับ

สำหรับชั้นส่วนย่อยชนิดคานเสาเทอม $\frac{1}{2} \left(\frac{\partial u}{\partial x}\right)^2$ และ $\frac{\partial v}{\partial x} \cdot \frac{\partial v}{\partial y}$ มีผลน้อยเมื่อเทียบกับ
ตัวอื่นจึงตัดออกเพื่อความสะดวกในการพิจารณา (28) จะได้

$$\epsilon_{xx} = \frac{\partial u}{\partial x} + \frac{1}{2} \left(\frac{\partial v}{\partial x}\right)^2 + \epsilon_{xx}^0 = \epsilon_{xx}^a + \epsilon_{xx}^0 \quad (2.18)$$

$$\epsilon_{xy} = \frac{\partial v}{\partial x} + \frac{\partial u}{\partial y} + \frac{\partial u}{\partial x} \cdot \frac{\partial v}{\partial y} + \epsilon_{xy}^0 = \epsilon_{xy}^a + \epsilon_{xy}^0 \quad (2.19)$$

ในการหาฟังก์ชันการเปลี่ยนตำแหน่ง (Displacement function) ของชั้นส่วน
ย่อยนั้น นั้นหาได้จากฟังก์ชันการประมาณ (Interpolation function) ซึ่งขึ้นกับชนิดของชนิด
ส่วนย่อย สำหรับชั้นส่วนย่อยชนิดคาน-เสา ซึ่งมีดีกรีแห่งความอิสระ (Degree of freedom)
ที่แต่ละปลายเป็น 3 จะใช้โพลีโนเมียลดีกรี 3 ในการแทนการเปลี่ยนตำแหน่งที่ในทิศทาง y (28)
คือ

$$v(x) = b_0 + b_1 x + b_2 x^2 + b_3 x^3 \quad (2.20)$$

ส่วน $u(x,y)$ นั้นขึ้นกับระยะทางจากแกนสะเทิน (Neutral axis) ของหน้าตัด,
 y และการหมุนของหน้าตัด (Rotation) $\frac{\partial v}{\partial x}$ (ดูรูปที่ 2.7)

$$\begin{aligned} u(x,y) &= a_0 + a_1 x - y \frac{\partial v}{\partial x} \\ &= a_0 + a_1 x - (b_1 + 2b_2 x + 3b_3 x^2) y \end{aligned} \quad (2.21)$$

เมื่อ $a_0, a_1, b_0, b_1, b_2, b_3$ เป็นสัมประสิทธิ์ของการเปลี่ยนตำแหน่ง (Displacement coefficients)

ในที่นี้จะสมมติว่าโครงสร้างตอบสนองเชิงเส้นตรงในการเปลี่ยนแปลงแต่ละชั้น
พลังงานความเครียด U ซึ่งสะสมในชั้นส่วนโดยกฎของความเค้น และความเครียดเชิงเส้นตรง
(Linear stress-strain law) ซึ่งพิจารณาได้จากการรวมของพลังงานความเครียดใน
ทิศทาง xx, U_{xx} และในทิศทาง xy, U_{xy}

$$\begin{aligned} U &= U_{xx} + U_{xy} \\ \text{หรือ} \quad U &= \frac{1}{2} \int_V E (\epsilon_{xx}^a)^2 dv + \int_V E \epsilon_{xx}^0 \epsilon_{xx}^a dv + \frac{1}{2} \int_V G (\epsilon_{xy}^a)^2 dv + \int_V G \epsilon_{xy}^0 \epsilon_{xy}^a dv \end{aligned} \quad (2.22)$$

เมื่อ G เป็นโมดูลัสเฉือน (Shear modulus) ของชั้นส่วนย่อย

แทนค่าสมการ (2.18) และ(2.19) ลงในสมการ (2.22) และจากสมการ (2.20) และ (2.21) ซึ่งได้ว่า $\frac{\partial v}{\partial x} + \frac{\partial u}{\partial y} = 0$ สมการ (2.22) จะกลายเป็น

$$U = \frac{E}{2V} \int \left\{ \left(\frac{\partial u}{\partial x} \right)^2 + \left(\frac{\partial u}{\partial x} \right) \left(\frac{\partial v}{\partial x} \right)^2 + \frac{1}{4} \left(\frac{\partial v}{\partial x} \right)^4 \right\} dv + \int V E \epsilon_{xx}^0 \left\{ \frac{\partial u}{\partial x} + \frac{1}{2} \left(\frac{\partial v}{\partial x} \right)^2 \right\} dv + \frac{G}{2V} \int \left(\frac{\partial u}{\partial x} \cdot \frac{\partial u}{\partial y} \right)^2 dv + G \int V \epsilon_{xy}^0 \left(\frac{\partial u}{\partial x} \cdot \frac{\partial u}{\partial y} \right) dv \quad (2.23)$$

ตัดเทอมที่มีอันดับ (Order) เกิน 2 จะได้

$$U = \frac{E}{2} \int \left(\frac{\partial u}{\partial x} \right)^2 dv + E \epsilon_{xx}^0 \int V \left\{ \frac{\partial u}{\partial x} + \frac{1}{2} \left(\frac{\partial v}{\partial x} \right)^2 \right\} dv + G \epsilon_{xy}^0 \int V \left(\frac{\partial u}{\partial x} \cdot \frac{\partial u}{\partial y} \right) dv \quad (2.24)$$

แทนค่าสมการ (2.20) และ (2.21) ลงในสมการ (2.24) และจัดให้อยู่ในรูปของเมตริกซ์ จะได้

$$U = \frac{E}{2} [a_1 \quad b_2 \quad b_3] \begin{bmatrix} AL & \text{Symmetric} \\ 0 & 4LI \\ 0 & 6L^2 I & 12L^3 I \end{bmatrix} \begin{bmatrix} a_1 \\ b_2 \\ b_3 \end{bmatrix}$$

$$- \frac{F_1}{2} [b_1 \quad b_2 \quad b_3] \begin{bmatrix} L & \text{Symmetric} \\ L^2 & \frac{4L^3}{3} \\ L^3 & \frac{3L^4}{2} & \frac{9L^5}{5} \end{bmatrix} \begin{bmatrix} b_1 \\ b_2 \\ b_3 \end{bmatrix}$$

$$- \frac{F_2}{2} [a_1 \quad b_1 \quad b_2 \quad b_3] \begin{bmatrix} L & \text{Symmetric} \\ L & 0 \\ L^2 & 0 & 0 \\ L^3 & 0 & 0 & 0 \end{bmatrix} \begin{bmatrix} a_1 \\ b_1 \\ b_2 \\ b_3 \end{bmatrix} \quad (2.25)$$

เมื่อ F_1, F_2 เป็นแรงตามแนวแกนและแรงเฉือนที่กระทำตามลำดับ (รูปที่ 2.6)

$$F_1 = P_4 - P_1 \quad (a)$$

$$F_2 = \frac{P_6 - P_3}{L} \quad (b)$$

จากสมการ (2.21) $a_0 = u_1$ และ $a_1 = (u_4 - u_1)/L$

จากสมการ (2.20)
$$\begin{bmatrix} v(x) \\ \theta(x) \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} 1 & x & x^2 & x^3 \\ 0 & 1 & 2x & 3x^2 \end{bmatrix} \begin{bmatrix} b_0 \\ b_1 \\ b_2 \\ b_3 \end{bmatrix}$$

$$\begin{bmatrix} u_2 \\ u_3 \\ u_4 \\ u_5 \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} 1 & 0 & 0 & 0 \\ 0 & 1 & 0 & 0 \\ 1 & L & L^2 & L^3 \\ 0 & 1 & 2L & 3L^2 \end{bmatrix} \begin{bmatrix} b_0 \\ b_1 \\ b_2 \\ b_3 \end{bmatrix}$$

หรือ

$$\begin{bmatrix} b_0 \\ b_1 \\ b_2 \\ b_3 \end{bmatrix} = \frac{1}{L^4} \begin{bmatrix} L^4 & 0 & 0 & 0 \\ 0 & L^4 & 0 & 0 \\ -3L^2 & -2L^2 & 3L^2 & -L^3 \\ 2L & L^2 & -2L & L^2 \end{bmatrix} \begin{bmatrix} u_2 \\ u_3 \\ u_4 \\ u_5 \end{bmatrix}$$

ดังนั้นสามารถเขียนการเปลี่ยนตำแหน่งในรูปของการเปลี่ยนตำแหน่งที่จุดต่อได้ดังนี้คือ

$$\begin{aligned} a_0 &= u_1 \\ a_1 &= (u_4 - u_1)/L \\ b_0 &= u_2 \\ b_1 &= u_3 \\ b_2 &= 3(u_5 - u_2)/L^2 - (2u_3 + u_6)/L \\ b_3 &= -2(u_5 - u_2)/L^3 + (u_3 + u_6)/L^2 \end{aligned} \tag{2.26}$$

แทนค่าสมการ (2.26) ลงไปใน (2.25) และทำการประยุกต์ทฤษฎีของ

Castigliano เข้ากับพลังงานความเครียด U ($\frac{\partial U}{\partial u_i} = P_i$) จะทำให้ความสัมพันธ์ระหว่างแรงกับการเปลี่ยนตำแหน่งของชิ้นส่วนย่อยเป็นดังนี้ คือ

$$\begin{bmatrix} P_1 \\ P_2 \\ P_3 \\ P_4 \\ P_5 \\ P_6 \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} \frac{EA}{L} & & & & & \\ & 0 & \frac{12EI}{L^3} & & & \\ & & \frac{6EI}{L^3} & \frac{4EI}{L} & & \\ & \frac{-EA}{L} & 0 & 0 & \frac{EA}{L} & \\ & & & & & \\ & 0 & \frac{-12EI}{L^3} & \frac{-6EI}{L^2} & 0 & \frac{12EI}{L^3} \\ & 0 & \frac{6EI}{L^2} & \frac{2EI}{L} & 0 & \frac{-6EI}{L^2} & \frac{4EI}{L} \end{bmatrix} \begin{bmatrix} u_1 \\ u_2 \\ u_3 \\ u_4 \\ u_5 \\ u_6 \end{bmatrix}$$

Symmetric



$$\begin{bmatrix} 0 \\ 0 \\ 0 \\ -\frac{F_1}{30L} \\ 0 \\ 0 \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} 0 & & & & & \\ & 36 & & & & \\ & 3L & 4L^2 & & & \\ & 0 & 0 & 0 & & \\ & -36 & -3L & 0 & 36 & \\ & 3L & -L^2 & 0 & -3L & 4L^2 \end{bmatrix} \begin{bmatrix} u_1 \\ u_2 \\ u_3 \\ u_4 \\ u_5 \\ u_6 \end{bmatrix} + \begin{bmatrix} 0 \\ 0 \\ 0 \\ 0 \\ 1 \\ 0 \\ 0 \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} 0 & & & & & \\ & -1 & 0 & & & \\ & 0 & 0 & 0 & & \\ & 0 & 1 & 0 & 0 & \\ & 1 & 0 & 0 & -1 & 0 \\ & 0 & 0 & 0 & 0 & 0 \end{bmatrix} \begin{bmatrix} u_1 \\ u_2 \\ u_3 \\ u_4 \\ u_5 \\ u_6 \end{bmatrix}$$

Symmetric

(2.27)

หรือ $[P] = [K][u]$ (2.28)

เมื่อ $[K] =$ เมตริกซ์สติฟเนสของชิ้นส่วนย่อย $= [K_E] + [K_G^1] + [K_G^2]$

$[K_E] =$ เมตริกซ์สติฟเนสเชิงอีลาสติก (Elastic Stiffness Matrix)

$[K_G^1], [K_G^2] =$ เมตริกซ์สติฟเนสเชิงเรขาคณิต (Geometrical Stiffness Matrix)

$[P] =$ เมตริกซ์ของแรงในชิ้นส่วนย่อย (Element Force Matrix)

$[u] =$ เมตริกซ์การเปลี่ยนตำแหน่งที่จุดต่อของชิ้นส่วนย่อย (Element Nodal

Displacement Matrix)

2.4.4 การแปลงสมการความสัมพันธ์ระหว่างแรงกับการเปลี่ยนตำแหน่งชิ้นส่วนย่อยไปสู่พิกัดระบบ (System Coordinates)

ความสัมพันธ์ระหว่างแรงกับการเปลี่ยนตำแหน่งในพิกัดเฉพาะที่ ซึ่งหาไว้ในหัวข้อที่แล้ว จะถูกแปลงให้อยู่ในพิกัดระบบ \bar{x}, \bar{y} จากรูปที่ 2.8 จะเห็นได้ว่า

ที่จุดต่อ "i"

$$u_1 = \bar{u}_1 \cos \alpha + \bar{u}_2 \sin \alpha$$

$$u_2 = \bar{u}_1 \sin \alpha - \bar{u}_2 \cos \alpha$$

$$u_3 = \bar{u}_3$$

เมื่อ \bar{u}_1, \bar{u}_2 และ \bar{u}_3 เป็นการเปลี่ยนตำแหน่งที่จุดต่อ "i" ในพิกัดระบบ ที่จุดต่อ "i+1" ก็สามารถเขียนได้ในทำนองเดียวกัน และถ้ากำหนดให้

$$C_1 = \cos \alpha \quad \text{และ} \quad S_1 = \sin \alpha$$

เซตของสมการทั้ง 6 ข้างต้น สามารถเขียนให้อยู่ในรูปของเมทริกซ์ได้คือ

$$\begin{bmatrix} u_1 \\ u_2 \\ u_3 \\ u_4 \\ u_5 \\ u_6 \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} C_1 & S_1 & 0 & 0 & 0 & 0 \\ -S_1 & C_1 & 0 & 0 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 1 & 0 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 0 & C_1 & S_1 & 0 \\ 0 & 0 & 0 & -S_1 & C_1 & 0 \\ 0 & 0 & 0 & 0 & 0 & 1 \end{bmatrix} \begin{bmatrix} \bar{u}_1 \\ \bar{u}_2 \\ \bar{u}_3 \\ \bar{u}_4 \\ \bar{u}_5 \\ \bar{u}_6 \end{bmatrix} \quad (2.29)$$

$$\text{หรือ} \quad [u] = [T][\bar{u}] \quad (2.30)$$

เมื่อ $[T] =$ เมทริกซ์ของการแปลง (Transformation Matrix)

$[\bar{u}] =$ เมทริกซ์การเปลี่ยนตำแหน่งของชิ้นส่วนย่อยในพิกัดระบบ

ในทำนองเดียวกัน การแปลงแรงในชิ้นส่วนย่อยจากพิกัดระบบ $[\bar{P}]$ ไปเป็นแรงใน ชิ้นส่วนย่อยในพิกัดเฉพาะที่ $[P]$ กระทำได้โดย

$$[P] = [T][\bar{P}] \quad (2.31)$$

เนื่องจาก $[T]$ เป็นเมตริกซ์ซันคอรโธโกนัล (Orthogonal Matrix) อินเวอร์สของ $[T]$ จึงมีค่าเท่ากับ ทรานโพสของมันคือ $[T]^T$ ดังนั้น

$$[\bar{P}] = [T]^T [P] \quad (2.32)$$

$$[\bar{u}] = [T]^T [u] \quad (2.33)$$

จากสมการ (2.28) , $[P] = [K][u]$

แทนที่สมการ (2.30) และ (2.31) ลงไปจะได้

$$[T][\bar{P}] = [K][T][\bar{u}]$$

เอา $[T]^T$ คูณเข้าข้างหน้าทั้งสองข้างได้

$$[\bar{P}] = [T]^T [K] [T] [\bar{u}]$$

$$\text{หรือ} \quad [\bar{P}] = [\bar{K}] [\bar{u}] \quad (2.34)$$

เมื่อ $[\bar{K}]$ คือ เมตริกซ์สติเฟเนสในพิกัดระบบ $= [T]^T [K] [T]$

ดังนั้น ความสัมพันธ์ระหว่างแรงกับการเปลี่ยนตำแหน่งในพิกัดระบบจะเป็นดังนี้คือ

$$\begin{bmatrix} \bar{P}_1 \\ \bar{P}_2 \\ \bar{P}_3 \\ \bar{P}_4 \\ \bar{P}_5 \\ \bar{P}_6 \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} \frac{EA}{L} C_1^2 + \frac{12EI}{L^3} S_1^2 & \frac{EA}{L} C_1 S_1 - \frac{12EI}{L^3} C_1 S_1 & -\frac{6EI}{L^2} S_1 & -\frac{EA}{L} C_1^2 - \frac{12EI}{L^3} S_1^2 & \frac{EA}{L} C_1 S_1 + \frac{12EI}{L^3} C_1 S_1 & \frac{6EI}{L^2} S_1 \\ & \frac{EA}{L} S_1^2 + \frac{12EI}{L^3} C_1^2 & \frac{6EI}{L^2} C_1 & \frac{EA}{L} C_1 S_1 + \frac{12EI}{L^3} C_1 S_1 & \frac{EA}{L} S_1^2 - \frac{12EI}{L^3} C_1^2 & \frac{6EI}{L^2} C_1 \\ & & \frac{4EI}{L} & \frac{6EI}{L^2} S_1 & -\frac{6EI}{L^2} C_1 & \frac{2EI}{L} \\ & & & \frac{EA}{L} C_1^2 + \frac{12EI}{L^3} S_1^2 & \frac{EA}{L} C_1 S_1 - \frac{12EI}{L^3} C_1 S_1 & \frac{6EI}{L^2} S_1 \\ & \text{Symmetric} & & & \frac{EA}{L} S_1^2 + \frac{12EI}{L^3} C_1^2 & -\frac{6EI}{L^2} C_1 \\ & & & & & \frac{4EI}{L} \end{bmatrix} \begin{bmatrix} \bar{u}_1 \\ \bar{u}_2 \\ \bar{u}_3 \\ \bar{u}_4 \\ \bar{u}_5 \\ \bar{u}_6 \end{bmatrix}$$

$$-\frac{F_1}{30L} \begin{bmatrix} 36S_1^2 & -36C_1S_1 & -3LS_1 & -36S_1^2 & 36C_1S_1 & -3LS_1 \\ & 36C_1^2 & 3LC_1 & 36C_1S_1 & -36C_1^2 & 3LC_1 \\ & & 4L^2 & 3LS_1 & -3LC_1 & -L^2 \\ \text{Symmetric} & & & 36S_1^2 & -36C_1S_1 & 3LS_1 \\ & & & & 36C_1^2 & -3LC_1 \\ & & & & & 4L^2 \end{bmatrix} \begin{bmatrix} \bar{u}_1 \\ \bar{u}_2 \\ \bar{u}_3 \\ \bar{u}_4 \\ \bar{u}_5 \\ \bar{u}_6 \end{bmatrix}$$

$$+\frac{F_2}{L} \begin{bmatrix} S_2 & -C_2 & 0 & -S_2 & C_2 & 0 \\ & -S_2 & 0 & C_2 & S_2 & 0 \\ & & 0 & 0 & 0 & 0 \\ \text{Symmetric} & & & S_2 & -C_2 & 0 \\ & & & & -S_2 & 0 \\ & & & & & 0 \end{bmatrix} \begin{bmatrix} \bar{u}_1 \\ \bar{u}_2 \\ \bar{u}_3 \\ \bar{u}_4 \\ \bar{u}_5 \\ \bar{u}_6 \end{bmatrix} \quad (2.35)$$

เมื่อ $C_2 = \cos 2\alpha$ และ $S_2 = \sin 2\alpha$

2.4.5 เมทริกซ์สติฟเนสของโครงสร้าง (Structural Stiffness Matrix)

จากสมการ (2.34) ความสัมพันธ์ระหว่างแรงกับการเปลี่ยนตำแหน่งสำหรับชิ้นส่วนย่อยที่ i คือ

$$[\bar{P}]_i = [K]_i [\bar{u}]_i$$

สำหรับโครงสร้างที่มีชิ้นส่วนย่อย n ชิ้น ความสัมพันธ์ระหว่างแรงกับการเปลี่ยนตำแหน่งสำหรับโครงสร้างทั้งระบบ (Complete Structure) อาจแทนได้ดังต่อไปนี้คือ

