د. م. ربيع الصفدي

تصميم الأبنية البيتونية المسلحة وفقاً للطرق المطورة المعتمدة في الكود العربي السوري

الأعمدة النحيفة

الملحق "و": طريقة مطورة لدراسة العناصر المضغوطة مع أخذ تأثير النحافة

أصبح الآن بالإمكان تصميم مقاطع أعمدة أصغر من ذي قبل بسبب استخدام أنواع تسليح وبيتون بمقاومات تصميميم وتحليل أكثر دقة. بالتالي أصبحت الحاجة أكثر إلحاحاً لاعتماد إجراءات تصميم ذات وثوقيه عالية للأعمدة النحيفة, مما جعل تصميم الأعمدة من أجل تأثيرات النحافة من المواضيع الهامة جداً.

نستخدم مصطلح "العمود القصير" لتوصيف العمود الذي تم تصميمه وفقاً لـقدرة تحمله المحسوبة بناءً على مواصفات مقطعه العرضي (بيتون + فولاذ) و باستخدام القوى والعزوم التي تم الحصول عليها من التحليل الإنشائي للقوى المحورية وعزوم الانعطاف.

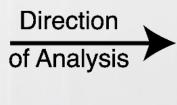
يمكن بشكل عام اعتبار أن العمود نحيف إذا كانت أبعاد مقطعه العرضي صغيرة بالمقارنة مع طوله. يعرّف العمود النحيف كعمود قدرة تحمله مخفضة بسبب التشوهات اللاخطية (من الدرجة الثانية) التي ستسبب عزوم ثانوية.

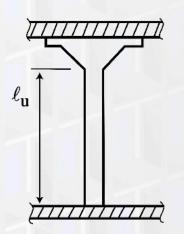
 $rac{k\;l_u}{r}\;$:(Slenderness Ratio) يتم التعبير عن نحافة الأعمدة عن طريق نسبة النحافة

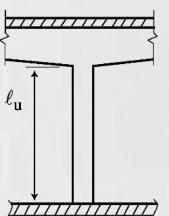
ا عامل الطول الفعال، الذي يعتمد على القيود الجانبية والدورانية عند أطراف العمود. $m{k}$

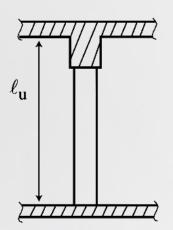
طول العمود غير المسنود. I_u

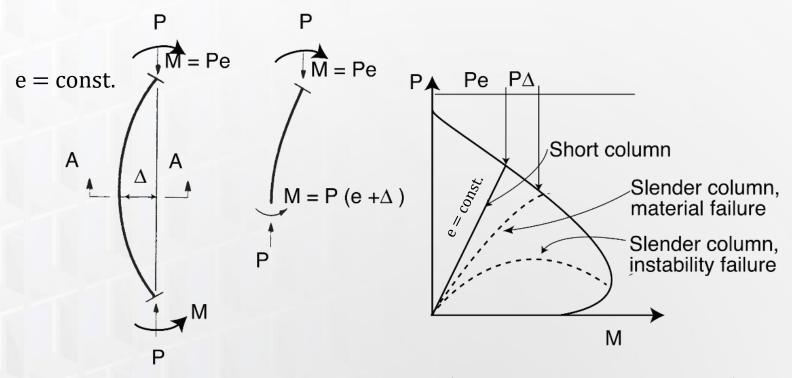
r: نصف قطر عطالة المقطع العرضى للعمود.











يمكن أن يحصل انهيار **العمود القصير** عند أي نقطة على طول مخطط الترابط الممثل لقدرة تحمـل المقطـع العرضـي للعمود, وهذا بدوره يعتمد على قيم تركيب القوى الداخلية المطبقة من حمل محوري وعزم انعطاف.

نتيجة تحميل <mark>العمود النحيف</mark>, سيحدث بعض الانزياح الجانبي وسينتج انهيار مادة عنـدما يتجـاوز تركيـب القـوى الداخليـة من حمل محوري **P** وعزم (M=**P(e+Δ)** مخطط الترابط الممثل لقدرة تحمل المقطع العرضي للعمود.

إذا كان **العمود نحيف جداً** فيمكن أن يصل السـهم النـاجم عـن الحمـل المحــوري**P** والعــزم *M=P e* لمرحلــة بحيــث تــزداد التشوهات بشكل كبير جداً مع زيادة طفيفة في الحـمل**P**. يدعـى هذا النوع من الانهيار **بانهيار عدم الاستقرار**.

تم تطوير المفهوم الأساسي لسلوك الأعمدة النحيفة المستقيمة المحملة مركزياً من قبل **أويلر** منذ حالي 200 عام مضت. تنص النظرية على أن العنصر المضغوط سيحنب **(Buckling)** عند **حمل محوري حرج** مقداره*ـP*.

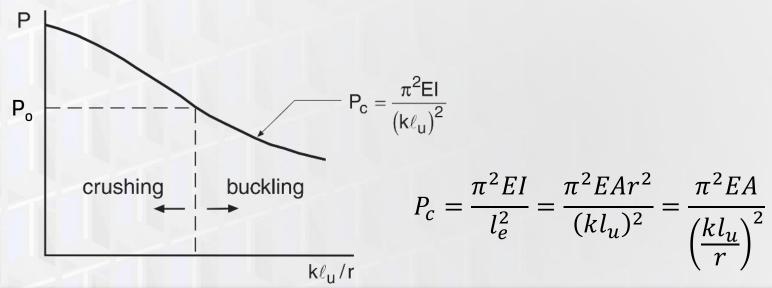
$$P_c = \frac{\pi^2 EI}{l_e^2}$$

EI: قساوة الانعطاف للمقطع العرضي للعنصر.

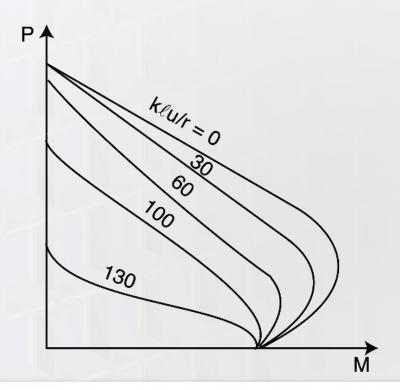
 $.k I_u$ الطول الفعال ويساوى. I_e

 $(\phi_c=1$ قوة الضغط الاسمية الأعظمية النظرية التي يستطيع العمود تحملها: P_o

$$P_o = [0.85f_c'(A_g - A_s) + f_y A_s]$$



من الممكن تصور تأثيرات النحافة والعزوم المكبرة على مخططات التـرابط النوعيــة الممثلـة لقــدرة تحمل المقطع العرضي للعمـود. وبالتالي يمكن تطوير مجمـوعة من مخططـات التــرابط للأعمــدة النحيفة مع تغيير نسبة النحافة. يتوافق مخطط الترابط من أجل نسبة نحافة $kl_u/r=0$ مــع تركيــب الحمـل المحـوري والعزم حيث مقاومة العمـود لا تتأثر بنحافة العنصر (أي مقاومة العمـود القصير).



2. الأعمدة المنزاحة جانبياً والأعمدة غير المنزاحة جانبياً

- يسمح بافتراض أن العمود في منشأة ما من النوع الغير منزاح جانبياً إذا كانت الزيادة في العزوم الطرفية للعمود وفقاً لتحليل من الدرجة الثانية لا تزيد على 5% من العزوم الطرفية وفقاً لتحليل من الدرجة الأولى.
- □ هنالك طريقة بديلة لتقدير فيما لو كان الطابق ضمن المنشأة منزاح أو غير منزاح جانبياً. تسمح هذه الطريقة بافتراض أن الطابق ضمن المنشأة من النوع الغير منزاح جانبياً إذا تحققت العلاقة التالية:

$$Q = \frac{\left(\sum P_u\right) \Delta_0}{V_{us} l_c} \le 0.05$$

عوشر الاستقرار للطابق. $oldsymbol{Q}$

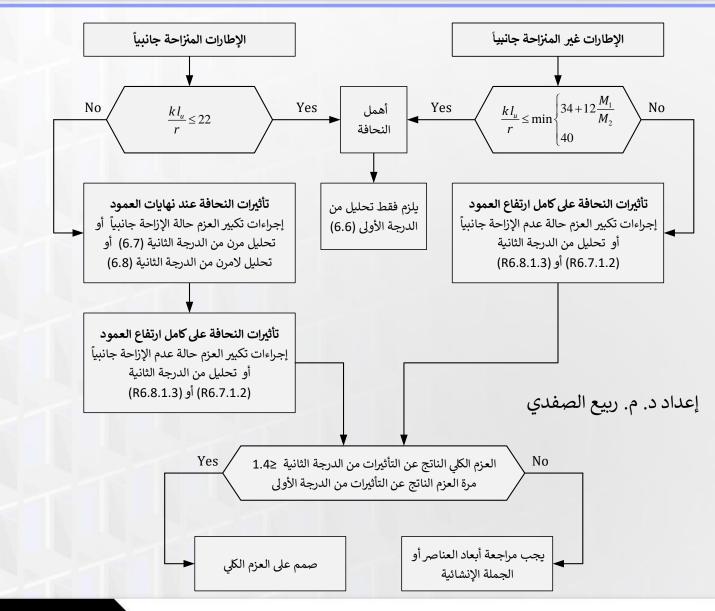
الحمل الشاقولي الكلي المصعّد للطابق قيد الدراسة. ΣP_u

القص الأفقي الكلي المصعّد للطابق قيد الدراسة. V_{us}

ينتج كلاً من $\sum P_u$ و من نفس تركيب الحمل وتستخدم هذه الطريقة من أجل الطوابق التي يكون فيها V_{us} .

ك: الانزياح الطابقي, أي الإزاحة الجانبية النسبية **من الدرجة الأولى** بين أعلى و أسفل الطابق من تأثير Δ_0 . ك: طول العنصر المضغوط في الإطار, مقاساً من مراكز عقد الإطار.

3. أخذ تأثيرات النحافة بعين الاعتبار



4. 1. Consideration of Slenderness Effects

4. 1. أخذ تأثيرات النحافة بعين الاعتبار

الحالات التي يمكن فيها إهمال تأثيرات النحافة:

العناصر المضغوطة في الإطارات المنزاحة جانبياً (الأعمدة غير المسنودة جانبياً ضد الإزاحة):

$$\frac{k l_u}{r} \le 22$$

: kl./r نسبة النحافة للعنصر المضغوط.

ا نصف قطر العطالة للمقطع العرضي. $oldsymbol{r}$

. عامل الطول الفعال عند التحنيب من أجل العنصر المضغوط: $oldsymbol{k}$

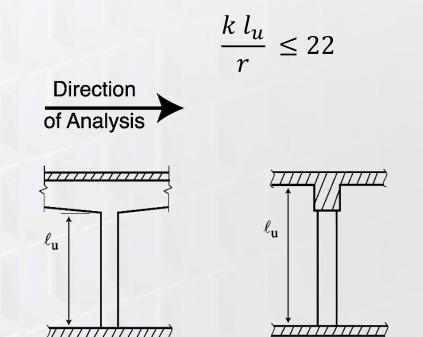
ا: الطول غير المسنود للعنصر المضغوط, ويؤخذ مساوياً إلى المسافة الصافية بين بلاطات السقوف أو بين الجوائز أو العناصر الأخرى القادرة على تقديم سند جانبي في الاتجاه المدروس.

4. 1. أخذ تأثيرات النحافة بعين الاعتبار

4. 1. Consideration of Slenderness Effects

الحالات التي يمكن فيها إهمال تأثيرات النحافة:

العناصر المضغوطة في الإطارات المنزاحة جانبياً (الأعمدة غير المسنودة جانبياً ضد الإزاحة):



عندما يكون للأعمدة تيجان أو شطفات فيقاس الطول ، / إلى أسفل التاج أو الشطفة في المستوي المحروس.

يجب الانتباه إلى أنه يمكن أن يكون الطول المختلف من أجل التحنيب حول كل محور رئيسي للمقطع العرضى للعمود.

4. 1. Consideration of Slenderness Effects

4. 1. أخذ تأثيرات النحافة بعين الاعتبار

الحالات التي يمكن فيها إهمال تأثيرات النحافة:

2. العناصر المضغوطة في الإطارات غير المنزاحة جانبياً (الأعمدة المسنودة جانبياً ضد الإزاحة):

$$\frac{k l_u}{r} \le \min \begin{cases} 34 + 12\left(\frac{M_1}{M_2}\right) \\ 40 \end{cases}$$

. عزم النهاية الأصغر. M_1

عزم النهاية الأكبر. M_2

تؤخذ النسبة M_1/M_2 **موجبة** إذا كان العنصر **منحنياً باتجاهين** و**سالبة** عندما يكون العمود **منحنياً باتجاه واحد**. للحظ أن M_1 و M_2 هما عزوم النهايات المصعّدة التي تم الحصول عليها من تحليل مرن من الدرجة الأولى للإطار.

4. 1. Consideration of Slenderness Effects

4. 1. أخذ تأثيرات النحافة بعين الاعتبار

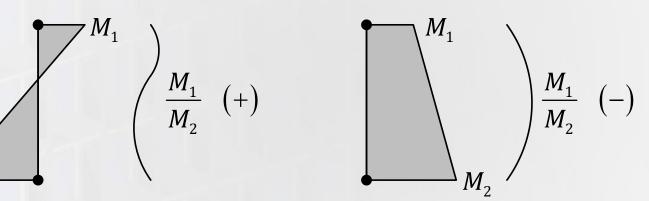
الحالات التي يمكن فيها إهمال تأثيرات النحافة:

2. العناصر المضغوطة في الإطارات غير المنزاحة جانبياً (الأعمدة المسنودة جانبياً ضد الإزاحة):

$$\frac{k l_u}{r} \le \min \begin{cases} 34 + 12\left(\frac{M_1}{M_2}\right) \\ 40 \end{cases}$$

$$\begin{array}{c|c}
M_1 \\
M_2 \\
|M_2| > |M_1|
\end{array}$$

$$\begin{array}{c|c}
M_1 \\
M_2
\end{array}$$
(+)



4. 2. الطول غير المسنود والطول الفعال للعنصر المضغوط

4. 2. Unsupported and Effective Lengths of Compression Members

يمكن التعبير عن معادلة أويلر الأساسية لحمل التحنيب الحرج كما يلى:

$$P_c = \frac{\pi^2 EI}{(k \ l_u)^2}$$

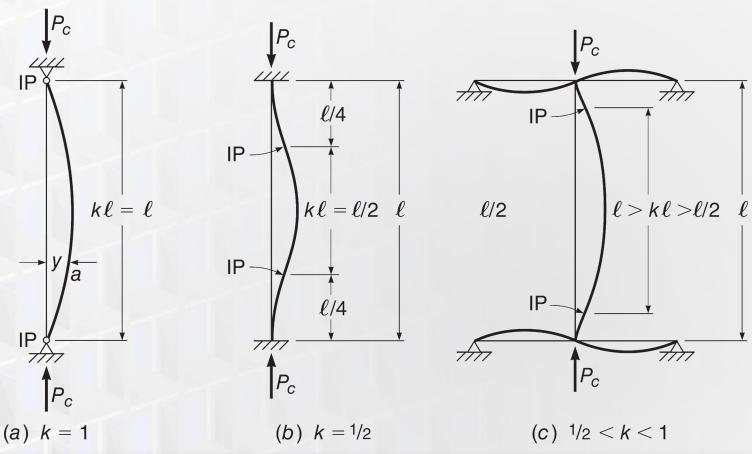
 I_e اي بأخذ I_u ا

تم اشتقاق هذه المعادلة الأساسية لتصميم الأعمدة النحيفة من أجل عنصر مضغوط بنهايات مفصلية, وبالتالي تم تعديل هذه المعادلة لتأخذ بعين الاعتبار تأثيرات القيود الطرفية المختلفة للعنصر المضغوط. لهذا الهدف يجب اعتماد طول العمود الفعال المعادلة النتباه إلى أن المهادلة الطول الفعلي غير المسنود) لتقدير قدرة تحمل الأعمدة النحيفة مع الأخذ بعين الاعتبار طبيعة القيود الطرفية بالإضافة إلى شروط الانزياح الجانبي وعدم الانزياح الجانبي.

4. 2. الطول غير المسنود والطول الفعال للعنصر المضغوط

4. 2. Unsupported and Effective Lengths of Compression Members

الطول الفعال I_e لحالة عدم الانزياح الجانبي



4. 2. الطول غير المسنود والطول الفعال للعنصر المضغوط

4. 2. Unsupported and Effective Lengths of Compression Members

الطول الفعال I_e لحالة عدم الانزياح الجانبي

يتم قياس الطـول الفعّـال (I_e =k لـين النهايـات المفصـلية أو نقـاط انعـدام العـزم أو نقـاط الانحنـاء (Inflection Point).

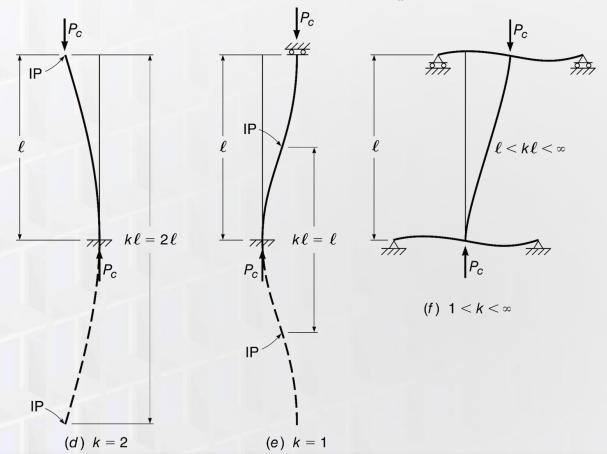
من أجل شروط النهايات المفصليّة يكون لدينا I_e ا.

 $I_e = I_o / 2$ إذا تم منع العنصر من الدوران عند نهايتيه، فسيكون لدينا

4. 2. الطول غير المسنود والطول الفعال للعنصر المضغوط

4. 2. Unsupported and Effective Lengths of Compression Members

الطول الفعال ℓ_e لحالة الانزياح الجانبي



4. 2. الطول غير المسنود والطول الفعال للعنصر المضغوط

4. 2. Unsupported and Effective Lengths of Compression Members

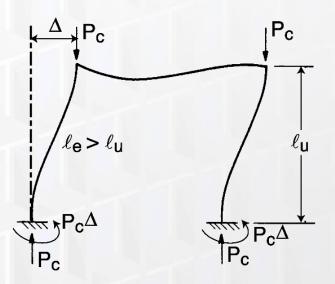
الطول الفعال $_{e}$ لحالة الانزياح الجانبي

إذا كانت قساوة العناصر المقيدة (الجوائز أو البلاطات) كبيرة جداّ بالمقارنة مـع قســاوة العمــود, فــإن تحنيب العمـود سيقترب من الوضع المبين فـى الشكل (e).

4. 2. الطول غير المسنود والطول الفعال للعنصر المضغوط

4. 2. Unsupported and Effective Lengths of Compression Members

الطول الفعال 🖟 لحالة الانزياح الجانبي



من النادر أن يهتم المصمم بسلوك العناصر الإفرادية في منشآت البيتون المسلح, بـل يصـب جـل اهتمامـه في سلوك الجمـل الهيكليـة المؤلفـة مـن الأعمـدة والجـوائز أو الأعمـدة والبلاطـات. يمكـن شـرح سـلوك التحنيب للإطار غير المقيّد ضد الانزياح الجانبي عن طريق الإطار البسيط المبين أعلاه. الإطار غير مقيد جانبيـاً بشكل كامل وله درجة حرية ممثلة بالانزياح الجانبي عند مستوى الجائز. يمكـن أن تكـون النهايـة السـفلـى للإطار متمفصلة أو مقيّدة بشكل جزئي ضد الدوران.

18

4. 2. الطول غير المسنود والطول الفعال للعنصر المضغوط

4. 2. Unsupported and Effective Lengths of Compression Members

يمكن تلخيص الملاحظات السابقة كما يلى:

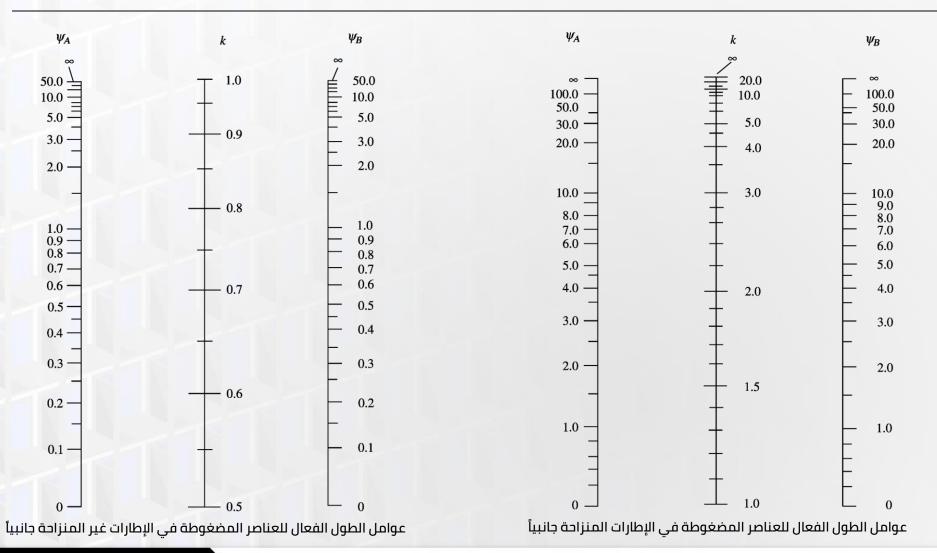
$$rac{l_u}{2} \leq l_e \leq l_u$$
 يؤخذ الطول الفعال l_e للعناصر المضغوطة في الإطارات غير المنزاحة جانبياً كما يلي: $oldsymbol{\square}$

- $oxedsymbol{2}_u$ الطول الفعال $oxedsymbol{I}_e$ للعناصر المضغوطة في الإطارات المنزاحة جانبيا دائما أكبر من $oxedsymbol{I}_e$ ويمكن أن يكون $oxedsymbol{\square}$ وحتى أكثر.
- سمح باستخدام المخططات الموجـودة فـي الأشـكال التاليـة مـن أجـل تحديـد عوامـل الطـول الفعـال للعناصر المضغوطة $m{\psi}$ في الإطارات غير المنزاحة جانبياً والمنزاحة جانبياً علـى التـوالي. حيـث أن $m{\Psi}$ هـي النسبة بين مجموع عند إحدى نهـايتي النسبة بين مجموع عند إحدى نهـايتي العنصر المضغوط.

$$\Psi = \frac{\sum E_c I_c / L_c}{\sum E_b I_b / L_b}$$

 I_b for T beams can be closely approximated as 2 times I_g for the web.

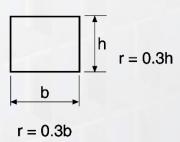
4. 2. الطول غير المسنود والطول الفعال للعنصر المضغوط

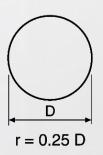


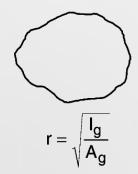
4. 3. Radius of Gyration

4. 3. نصف قطر العطالة

$$r = \sqrt{\frac{I_g}{A_g}}$$







يسمح بأخذ نصف قطر العطالة r مساوياً إلى 0.30 مرة من البعد الإجمالي في اتجاه دراسة الاستقرار للعناصر المضغوطة ذات المقاطع المستطيلة و0.25 مرة من القطر للعناصر المضغوطة الدائرية.

4. 4. مواصفات المقاطع المستخدمة للتحليل المرن من الدرجة الثانية

4. 4. Section Properties for Frame Analysis

| Element | عزم العطالة | العنصر |
|-----------------|---------------------------|----------------------------|
| Beams | 0.35 <i>l_g</i> | الجوائز |
| Columns | 0.7 <i>I</i> _g | الأعمدة |
| Uncracked Walls | 0.7 <i>I</i> _g | جدران القص غير المتشققة |
| Cracked Walls | 0.35 / _g | جدران القص المتشققة |
| Flat Slabs | 0.25 / _g | البلاطات |
| | | المستوية |

.[kgf/m³] الوزن الحجمي للبيتون: w_c

.[MPa] المقاومة المميزة للبيتون: f_c'

$$E_c = w_c^{1.5} 0.043 \sqrt{f_c'}$$
 [MPa]

5. 1. عملية تكبير العزم - حالة عدم الإزاحة الجانبية

5. 1. Moment Magnification—Nonsway Frames

تبنى المعادلات التقريبية لتصميم العمود النحيف من أجل الإطارات غير المنزاحة جانبياً على مفهوم على العنصر عامل تكبير عامل تكبير عامل تكبير عامل تكبير عامل الفاعد الأكبر M_2 المطبق على العنصر المضغوط. ومن ثم يتم تصميم العمود لتحمل القوة المحورية المصعّدة P_u والعزم المكبّر ع M_c معطى بالعلاقة:

$$M_c = \delta_{ns} M_2$$

تحسب كافة العوامل من أجل العمود المدروس فقط

$$\delta_{ns} = \frac{C_m}{1 - \frac{P_u}{0.75 P_c}} \ge 1$$

5. 1. عملية تكبير العزم - حالة عدم الإزاحة الجانبية

$$\delta_{ns} = \frac{C_m}{1 - \frac{P_u}{0.75 \, P_c}} \ge 1$$

$$P_c = \frac{\pi^2 EI}{(k \, l_u)^2}$$

تكمن المشكلة الصعبة عند حساب حمل العمود الحرج P_c في الخيار المعتمد لحساب **معامل قساوة** الانعطاف E والذي يقرب بطريقة معقولة تغيرات القساوة في العنصر نتيجة التشققات والسيلان ولا خطية منحني الإجهاد - التشوه للبيتون.

بدلاً من إجراء تحليل دقيق لحساب قساوة العنصر, يمكن حساب El من العلاقة التالية:

$$EI = \frac{0.2 E_c I_g + E_s I_{se}}{1 + \beta_{dns}}$$

حيث $_{se}$ عزم عطالة فولاذ التسليح حول مركز ثقل المقطع العرضي.

هذه العلاقة هي صيغة تقريبية مبسّطة للعلاقة الأولى.

$$EI = \frac{0.4 \; E_c \; I_g}{1 + \beta_{dns}}$$

أو العلاقة:

5. 1. عملية تكبير العزم - حالة عدم الإزاحة الجانبية

$$\delta_{ns} = \frac{C_m}{1 - \frac{P_u}{0.75 P_c}} \ge 1$$

$$P_c = \frac{\pi^2 EI}{(k l_u)^2}$$

$$EI = \frac{E_c I}{1 + \beta_{dns}}$$

يمكن كذلك حساب EI من العلاقة التالية:

حيث/ عزم عطالة المقطع العرضى المكافئ.

$$0.35I_g \le I = \left(0.80 + 0.25 \frac{A_{st}}{A_g}\right) \left(1 - \frac{M_u}{P_u h} - 0.5 \frac{P_u}{P_o}\right) I_g \le 0.875I_g$$

.Iتحسب قيمة P_u و M_u من أجل تركيب الحمل المدروس, أو من أجل تركيب القوى P_u و M_u الذي ينتج أقل قيمة لـI

(من دون لامركزية) قوة الضغط الاسمية الأعظمية النظرية التي يستطيع العمود تحملها P_{o}

$$P_o = 0.85 f_c' (A_g - A_s) + f_y A_s$$

5. 1. عملية تكبير العزم - حالة عدم الإزاحة الجانبية

$$EI = \frac{0.2 \, E_c \, I_g + E_s \, I_{se}}{1 + \beta_{dns}}$$
 $EI = \frac{0.4 \, E_c \, I_g}{1 + \beta_{dns}}$ $EI = \frac{E_c \, I}{1 + \beta_{dns}}$

يتم نقل بعض القوى الداخلية من البيتون إلى فولاذ التسليح بسبب **سيلان البيتون** في الأعمدة البيتونية المعرضة لأحمال مستديمة, وهذا يؤدي إلى زيادة الإجهادات في فولاذ التسليح. يمكن أن يتسبب نقل القوى بخضوع فولاذ تسليح الضغط قبل أوانه من أجل الأعمدة المسلّحة بنسب تسليح صغيرة, وينتج عن هذا <mark>خسارة في</mark> القيمة الفعّالة للقساوة **Ε/**, يؤخذ هذا الأمر بالحسبان عن طريق تقسيم **Ε/** على القيمة (Δ+β_{dns}).

يعرّف eta_{dns} من أجل الإطارات غير المنزاحة جانبياً كما يلي:

الحمل المحوري الأعظمي المصعد المستديم
$$eta_{dns} = rac{eta_{dns}}{eta_{dns}} = rac{1}{eta_{dns}}$$
 البيتون في الأعمدة البيتونية المحوري الأعظمي المصعد الكلي

تؤخذ القوى المحورية المترافقة من أجل **نفس تركيب الأحمال**, على أن لا يؤخذ المترافقة من أجل نفس تركيب الأحمال

ليس لنقل القوى الناجم عن السيلان أهمية تذكر من أجل الأعمدة التي يأخذ فيها شكل الفولاذ الإنشائي نسبة كبيرة من كامل المقطع العرضي للعمود, وبالتالي يجب فقط تخفيض القساوة *El* لحصة البيتون بالمعامل **(١+_{βans})** لأخذ تأثيرات الأحمال المستديمة بعين الاعتبار.

5. 1. عملية تكبير العزم - حالة عدم الإزاحة الجانبية

$$M_c = \delta_{ns} M_2 \qquad \qquad \delta_{ns} = \frac{C_m}{1 - \frac{P_u}{0.75 P_c}} \ge 1$$

$$C_m = 0.6 - 0.4 \frac{M_1}{M_2}$$

يدعى C_m معامل تصحيح العزم المكافئ. حيث $|M_1| > |M_2| > |M_1|$ والنسبة M_1/M_2 موجبة إذا كان العنصر منحنياً بانحناء مزدوج (مركب) وسالبة إذا كان العمود منحنياً بدرجة انحناء واحد (انحناء مفرد).

إذا كان **العنصر المضغوط معرضاً لأحمال عرضية بين المساند**، فمن الممكن حصول عزم أعظمي عند مقطع ما بعيداً عن أطراف العنصر. يجب في هذه الحالة تكبير أكبر عزم محسوب وحاصل في أي مكان على طول العنصر بالمعامل δ_{ns} ، و يجب أخذ قيمة C_m مساوية إلى 1.

5. 1. عملية تكبير العزم - حالة عدم الإزاحة الجانبية

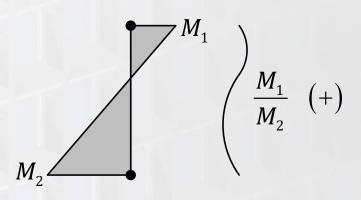
$$M_c = \delta_{ns} M_2$$

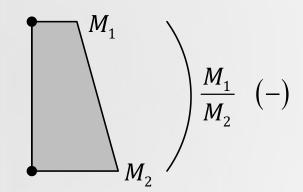
$$\delta_{ns} = \frac{C_m}{1 - \frac{P_u}{0.75 P_c}} \ge 1$$

$$C_m = 0.6 - 0.4 \frac{M_1}{M_2}$$

$$C_m = 0.6 - 0.4 \frac{M_1}{M_2}$$

$$|M_2| > |M_1|$$



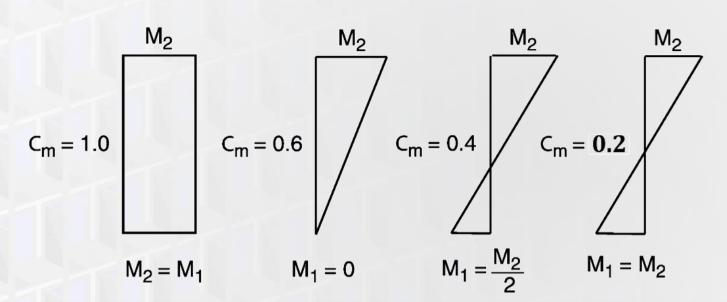


5. 1. عملية تكبير العزم - حالة عدم الإزاحة الجانبية

$$M_c = \delta_{ns} M_2$$

$$\delta_{ns} = \frac{C_m}{1 - \frac{P_u}{0.75 P_c}} \ge 1$$

$$C_m = 0.6 - 0.4 \frac{M_1}{M_2}$$



5. 1. عملية تكبير العزم - حالة عدم الإزاحة الجانبية

$$M_c = \delta_{ns} M_2$$

يجب أن يساوي \emph{M}_2 في العلاقة أعلاه على الأقل $\emph{M}_{2,min}$ المحسوب من العلاقة:

$$M_{2,min} = P_u(15 + 0.03 h)$$

حيث **h** و**15** بالـ mm.

من أجل العناصر التي يكون فيها $M_2 > M_2 > M_2$ تؤخذ قيمة C_m مساوية إلى M_2 أو يمكن حسابها عن طريق المعادلة السابقة باستخدام نسبة عزوم النهايات المحسوبة الفعلية M_1 و M_2 .

5. 2. عملية تكبير العزم - حالة الإزاحة الجانبية

5. 2. Moment Magnification—Sway Frames

تضاف عزوم "الإزاحة" المكبّرة $\delta_{s} M_{s}$ إلى عزوم "اللاإزاحة" الغير مكبرة M_{ns} عند كل نهاية من نهايات العمود.

$$M_1 = M_{1ns} + \delta_s M_{1s}$$

$$M_2 = M_{2ns} + \delta_s M_{2s}$$

. العزم المصعّد الناتج عن الأحمال التي لا تسبب إزاحة جانبية محسوسة, عند النهاية (1) للعنصر المضغوط. M_{1ns}

العزم المصعّد الناتج عن الأحمال التي تسبب إزاحة جانبية محسوسة, عند النهاية (1) للعنصر المضغوط. M_{1s}

. العزم المصعّد الناتج عن الأحمال التي لا تسبب إزاحة جانبية محسوسة, عند النهاية (2) للعنصر المضغوط. M_{2ns}

. العزم المصعّد الناتج عن الأحمال التي تسبب إزاحة جانبية محسوسة, عند النهاية 2 للعنصر المضغوط. M_{2s}

عامل تكبير عزم الإزاحة. δ_{s}

يجب التأكيد على أن حساب عزوم اللاإزاحة M_{ns} وعزوم الإزاحة M_{s} يتم باستخدام تحليل مرن من الدرجة الأولى.

5. 2. عملية تكبير العزم - حالة الإزاحة الجانبية

5. 2. Moment Magnification—Sway Frames

$$M_1 = M_{1ns} + \delta_s M_{1s}$$

$$M_2 = M_{2ns} + \delta_s M_{2s}$$

حساب $\delta_s M_s$: الطريقة الأولى

من المسموح تحديد $\delta_s M_s$ باستخدام **تحليل من الدرجة الثانية تقريبي**, يعطى في هذه الحالة حل السلسلة اللامحدودة التي تمثل تحليل $P-\Delta$ تكراري للعزوم من الدرجة الثانية كما يلي:

$$\delta_{S} M_{S} = \frac{M_{S}}{1 - Q} \ge M_{S}$$

حيث *Q* مؤشر الاستقرار <mark>للطابق</mark> ويعطى بالعلاقة:

يحسب *Q* لجميع الأعمدة الموجودة ضمن الطابق ومن أجل كل تركيب حمل

$$Q = \frac{(\sum P_u) \, \Delta_0}{V_{us} \, l_c}$$

5. 2. عملية تكبير العزم - حالة الإزاحة الجانبية

5. 2. Moment Magnification—Sway Frames

$$M_1 = M_{1ns} + \delta_s M_{1s}$$

$$M_2 = M_{2ns} + \delta_s M_{2s}$$

حساب $\delta_s M_s$: الطريقة الثانية

 $\delta_s M_s$ من أجل الحالات التي تتجاوز فيها قيمة δ_s المحسوبة حسب الطريقة الأولى القيمة 1.5 تحسب باستخدام تحليل مرن من الدرجة الثانية أو باستخدام الطريقة التالية:

يحسب $\delta_{\scriptscriptstyle S}$ لجميع الأعمدة الموجودة ضمن الطابق و من أجل كل تركيب حمل

$$\delta_{S} M_{S} = \frac{M_{S}}{1 - \frac{\sum P_{u}}{0.75 \sum P_{c}}} \ge M_{S}$$

مجموع كامل الأحمال الرأسية المصعدة lphaمن الطابق. $\sum P_u$

عجموع أحمال التحنيب الحرجة لجميع الأعمدة المقاومة للانزياح الجانبي <mark>ضمن الطابق. $\sum P_c$:</mark>

من المهم ملاحظة أنه من الممكن أن يؤدي إجراء تكبير العزم, في الأعمدة البعيدة عن مركز الفتل في الأبنية المعرّضة لانتقالات فتل هامة, إلى قيم عزوم أقل من الواقع. في مثل هذه الحالات يجب اعتماد تحليل ثلاثي الأبعاد من الدرجة الثانية.

5. 2. عملية تكبير العزم - حالة الإزاحة الجانبية

يحسب
$$_{s}$$
 لجميع الأعمدة الموجودة $\delta_{s}M_{s}=rac{M_{s}}{1-rac{\sum P_{u}}{0.75\sum P_{c}}}\geq M_{s}$

يحسب P_c للأعمدة المقاومة للانزياح في الطابق بنفس الطريقة المشروحة سابقاً للأعمدة الغير منزاحة جانبياً مع تبديل المعامل eta_{ds} :

$$EI = \frac{0.2 E_c I_g + E_s I_{se}}{1 + \beta_{ds}} \qquad EI = \frac{0.4 E_c I_g}{1 + \beta_{ds}} \qquad EI = \frac{E_c I}{1 + \beta_{ds}}$$

$$eta_{ds} = rac{$$
القص الأعظمي المصعد المستديم ضمن الطابق ≤ 1 حيث ≤ 1 القص الأعظمي المصعد في ذلك الطابق و المترافق مع نفس تركيب الأحمال

حسب هذا التعريف قيمة eta_{ds} في أغلب الحالات مساوية للصفر (eta_{ds}). في الحالة الخاصة للإطارات المنزاحة, حيث أن الأحمال الجانبية مستديمة, ستكون قيمة eta_{ds} مغايرة للصفر. يمكن أن يحدث هذا في حال كان البناء متوضّع على موقع منحدر (Sloping Site) و معرض لضغط تربة من أحد الجوانب و من الجانب المقابل غير معرض لضغط تربة.

6. تلخيص معادلات التصميم

6. 1. عملية تكبير العزم - حالة عدم الإزاحة الجانبية

1. حدد تراكيب الأحمال المصعّدة.

لاحظ أنه يجب تحديد $M_{u,top}$ و عند أعلى وأسفل العمود باستخدام تحليل من الدرجة الأولى مبني على مواصفات المقاطع المتشققة للعناصر.

حدد M_c من أجل كل تركيب أحمال, حيث أن الآن M_c هو عزم نهاية العمود المصعّد الأكبر, متضمناً تأثيرات النحافة (إذا كانت لازمة).

لاحظ أنه يمكن تحديد M_c بإحدى الطرق التالية:

- i. تحليل لاخطى من الدرجة الثانية.
 - ii. تحليل مرن من الدرجة الثانية.
 - iii. إجراء تكبير العزم.

3. أوجد تسليح العمود اللازم لتركيب الأحمال الحرج المحدد في الخطوات 1 و 2 أعلاه. يتألف كل تركيب أحمال من M_{c} و M_{c} .

د. م. ربیع الصفدی

6. تلخيص معادلات التصميم

6. 1. عملية تكبير العزم - حالة عدم الإزاحة الجانبية

4. إجراء تكبير العزم.

يمكن إهمال تأثيرات النحافة عندما:

$$\frac{k l_u}{r} \le \min \begin{cases} 34 + 12\left(\frac{M_1}{M_2}\right) \\ 40 \end{cases}$$

يؤخذ الحد M_1/M_2 سالباً عندما ينعطف العمود بانحناء مفرد وموجباً عندما ينعطف العمود بانحناء مزدوج. عندما يكون $M_1 = M_2 = 0$ نفرض $M_2 = M_{2, min}$, ويكون لدينا في هذه الحالة $k l_u/r$ =34.

إذا توجب أخذ تأثيرات النحافة بعين الاعتبار, نقوم بتحديد M_c من أجل كل تركيب أحمال من العلاقة:

$$M_c = \delta_{ns} M_2$$

.mm وبحيث: $M_2 \geq P_u(15+0.03~h)$ وبحيث: $M_{u,top}$ و بحيث بال $M_2 \geq P_u(15+0.03~h)$ وبحيث: M_2

6. 1. عملية تكبير العزم - حالة عدم الإزاحة الجانبية

$$P_c = \frac{\pi^2 EI}{(k l_u)^2}$$
 .4

$$\delta_{ns} = \frac{C_m}{1 - \frac{P_u}{0.75 \, P_c}} \ge 1.0$$

$$EI = \frac{0.2 E_c I_g + E_s I_{se}}{1 + \beta_{dns}}$$

$$EI = \frac{0.4 E_c I_g}{1 + \beta_{dns}} \qquad EI = \frac{E_c I}{1 + \beta_{dns}}$$

$$EI = \frac{E_c I}{1 + \beta_{dns}}$$

 $eta_{dns} = rac{1}{1}$ الحمل المحوري الأعظمي المصعد المستديم الحمل المحوري الأعظمي المصعد الكلي و المحسوب من نفس تركيب الأحمال

معامل من أجل الأعمدة من دون الأحمال العرضية :
$$C_m = \begin{cases} 0.6 - 0.4 \left(\frac{M_1}{M_2} \right) :$$
 تصحيح العزم المكافئ من أجل الأعمدة مع الأحمال العرضية :

يمكن أخذ عامل الطول الفعّال k مساوياً للقيمة $oldsymbol{1}$ أو يمكن تحديده من المخططات للإطارات غير المنزاحة جانبياً.

5. تحقق من أن M_c أصغر من 1.4 مرة العزم الناتج عن التأثيرات من الدرجة الأولى. و في حال عدم تحقق هذا الشرط يجب تعديل أبعاد العمود.

6. 2. عملية تكبير العزم - حالة الإزاحة الجانبية

- 1. حدد تراكيب الأحمال المصعّدة.
- أحمال الثقالة (الميتة والحية).

$$M_{u,top} = \left(M_{u,top}\right)_{ns}$$

$$M_{u,bot} = (M_{u,bot})_{ns}$$

هذه التراكيب تسبب فقط عزوم "لاإزاحة".

تحدد العزوم $(M_{u,top})_{ns}$ و $(M_{u,top})_{ns}$ عند أسفل وأعلى العمود على التوالي, باستخدام تحليل مرن من الدرجة الأولى مبني على خواص المقطع المتشقق للعناصر.

العزوم M_1 و M_2 هي القيمة الأصغر والقيمة الأكبر من العزوم $M_{u,top}$ و M_2 هي القيمة الأصغر والقيمة الأكبر من العزوم M_1 و M_2 هي القيمة الأصغر والقيمة الأكبر من العزوم M_2 و

6. 2. عملية تكبير العزم - حالة الإزاحة الجانبية

- 1. حدد تراكيب الأحمال المصعّدة.
- A. أحمال الثقالة (الميتة والحية) والأحمال الجانبية. العزوم الكلية عند أعلى وأسفل العمود هي:

$$M_{u,top} = (M_{u,top})_{ns} + (M_{u,top})_{s}$$

$$M_{u,bot} = (M_{u,bot})_{ns} + (M_{u,bot})_{s}$$

العزوم M_1 و $M_{u,bot}$ هي القيمة الأصغر والقيمة الأكبر من العزوم $M_{u,bot}$ و $M_{u,bot}$ على التوالي. لاحظ أنه في هذه المرحلة M_1 و M_1 هي عزوم اللإزاحة وعزوم الإزاحة وعزوم الإزاحة M_{1ns} و M_{1ns} هي عزوم اللاإزاحة وعزوم العمود التي يكون عندها M_1 مطبقاً. بينما العزوم عندها M_{2ns} و عزوم الإزاحة المصعدة, على التوالي, عند نهاية العمود التي يكون عندها M_2 مطبقاً.

.c أحمال الثقالة الميتة والأحمال الجانبية.

تعرف العزوم في تركيب الأحمال هذا بنفس الطريقة المعطاة في الفقرة B.

د. م. ربيع الصفدي

6. 2. عملية تكبير العزم - حالة الإزاحة الجانبية

حدد تسليح العمود اللازم لمقاومة تركيب الحمل الحرج المحدد في الخطوة 1 أعلاه.

لاحظ أنه إذا تم حساب P_c الحمل الحرج باستخدام EI من العلاقة التـي تحــوي أولى فمــن الضــروري أولاً تقــدير تسليح العمود.

يتألف كـل تركيـب حمـل مـن P_u و M_1 و M_2 ، حيـث أن M_1 و M_2 عـزوم النهايـات المصـعدة الكليـة متضـمنة تأثيرات النحافة.

تحدد العزوم M_1 و M_2 بإحدى الطرق التالية:

- i. تحليل لاخطى من الدرجة الثانية.
 - ii. تحليل مرن من الدرجة الثانية.
 - iii. إجراء تكبير العزم.

د. م. ربيع الصفدي

6. 2. عملية تكبير العزم - حالة الإزاحة الجانبية

3. إجراء تكبير العزم.

$$\frac{k l_u}{r} < 22$$

تهمل تأثيرات النحافة عندما:

عندما نحتاج أخد تأثيرات النحافة بعين الاعتبار, نحسب:

$$M_1 = M_{1ns} + \delta_s M_{1s}$$

$$M_2 = M_{2ns} + \delta_s M_{2s}$$

تحسب العزوم $\delta_s M_{1s}$ و $\delta_s M_{2s}$ بإحدى الطرق التالية:

A. تحليل من الدرجة الثانية تقريبي:

$$\delta_S M_S = \frac{M_S}{1 - Q} \ge M_S$$

$$Q = \frac{(\sum P_u) \, \Delta_0}{V_{us} \, l_c}$$

$$1.0 \le \delta_s \le 1.5$$

6. 2. عملية تكبير العزم - حالة الإزاحة الجانبية

B. طريقة العزم المكبر التقريبية:

$$\delta_{S} M_{S} = \frac{M_{S}}{1 - \frac{\sum P_{u}}{0.75 \sum P_{c}}} \ge M_{S}$$
 $P_{c} = \frac{\pi^{2} EI}{(k l_{u})^{2}}$

$$EI = \frac{0.2 \, E_c \, I_g + E_s \, I_{se}}{1 + \beta_{ds}} \qquad EI = \frac{0.4 \, E_c \, I_g}{1 + \beta_{ds}} \qquad EI = \frac{E_c \, I}{1 + \beta_{ds}}$$

لاحظ أنه إذا تم حساب P_c الحمل الحرج باستخدام EI من العلاقة التــي تحــوي I_{se} فمــن الضــروري أولاً تقــدير تسليح العمود.

يجب أن يكون عامل الطول الفعال k أكبر من $\mathbf{1}$ ومبني على قيم خواص المقاطع المتشققة.

$$eta_{ds} = rac{$$
القص الأعظمي المصعد المستديم ضمن الطابق ≤ 1 القص الأعظمي المصعد في ذلك الطابق و المترافق مع نفس تركيب الأحمال

6. 2. عملية تكبير العزم - حالة الإزاحة الجانبية

4. تحقق عن أن:

$$M_{ns} + \delta_s M_s \leq 1.4 (M_{ns} + M_s)$$

وفي حال عدم تحقق العلاقة فإنه يجب تعديل أبعاد المقطع أو الجملة الإنشائية.

ملاحظة هامة جداً:

مقارنة M_2 مع $M_{2,min}$ تتم فقط من أجل حالة عدم الإزاحة الجانبية.

7. التحليل من الدرجة الثانية لأخذ تأثيرات النحافة

7. Second-order Analysis

It may be evident from the preceding examples that although the ACI moment magnifier method works well enough for nonsway frames, its application to sway frames is complicated, with many opportunities for error, especially when the following equation is used to calculate δ_s .

$$\delta_S M_S = \frac{M_S}{1 - \frac{\sum P_u}{0.75 \sum P_c}} \ge M_S$$

With the universal availability of computers in design offices, and because of the complexity of the moment magnifier method, it is advantageous to apply rational second-order frame analysis, or $P-\Delta$ analysis, in which the effects of lateral deflection on moments, axial forces, and, in turn, lateral deflections are computed directly. The resulting moments and deflections include the effects of slenderness, and so the problem is strictly nonlinear, whether the model used for the analysis is elastic (ACI Code 6.8).

7. التحليل من الدرجة الثانية لأخذ تأثيرات النحافة

7. Second-order Analysis

Elastic second-order analysis in accordance with ACI Code 6.7 must consider the effects of axial loads, cracked regions within the members, and load duration, and although elastic models are simpler to implement than nonlinear models, the key requirement for El values for second-order frame analysis, whether elastic or inelastic, is that they be representative of member stiffness just prior to failure. The values of E and I in ACI Code 6.6.3.1, meet that requirement and include a stiffness reduction factor of 0.875.

د. م. ربيع الصفدي

7. التحليل من الدرجة الثانية لأخذ تأثيرات النحافة

7. Second-order Analysis

Inelastic second-order analysis in accordance with ACI Code 6.8 must account for the effects of material nonlinearity, member curvature and lateral drift, load duration, shrinkage and creep, and the interaction between the frame and the supporting foundation.

ACI Code 6.8 requires that the second-order analysis procedure be one that provides a strength prediction that is in "substantial agreement' with test results for reinforced concrete columns in statically indeterminate frames. ACI Commentary 6.8 suggests that a prediction within 15 percent of the test results is satisfactory. It also suggests that a stiffness reduction factor φ_K of 0.80 be used to account for variations in actual member properties and for consistency with elastic second-order analysis under ACI Code 6.7.

The member dimensions used in any second-order analysis must be within 10 percent of the final dimensions. Otherwise, the frame must be reanalyzed.

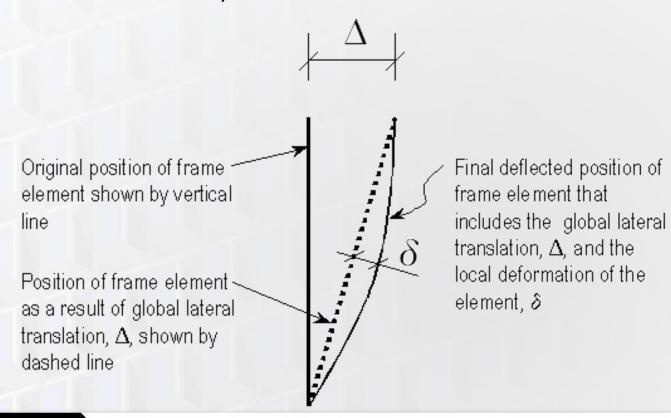
A rational second-order analysis gives a better approximation of actual moments and forces than the moment magnifier method. Differences are particularly significant for irregular frames, frames subject to significant sway forces, and for lightly braced frames. There may be important economies in the resulting design.

8. Second Order P-Delta Effects in ETABS

Typically, design codes require that second order P-Delta effects be considered when designing concrete frames. These effects are the global lateral translation of the frame and the local deformation of members within the frame.

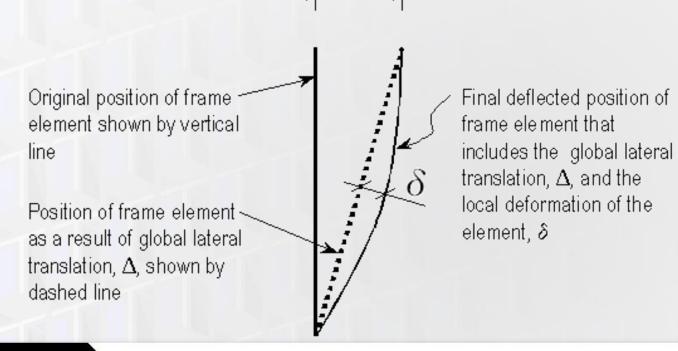
8. Second Order P-Delta Effects in ETABS

Consider the frame object shown in fgure, which is extracted from a story level of a larger structure. The overall global translation of this frame object is indicated by Δ . The local deformation of the member is shown as δ . The total second order P-Delta effects on this frame object are those caused by both Δ and δ .



8. Second Order P-Delta Effects in ETABS

The program has an option to consider P-Delta effects in the analysis. When P-Delta effects are considered in the analysis, the program does a good job of capturing the effect due to the Δ deformation shown in figure, but it does not typically capture the effect of the δ deformation (unless, in the model, the frame object is broken into multiple elements over its length).



8. Second Order P-Delta Effects in ETABS

Consideration of the second order P-Delta effects is generally achieved by computing the flexural design capacity using a formula similar to that shown in the following equation.

$$M_{CAP} = a M_{nt} + b M_{lt}$$

 M_{CAP} = Flexural design capacity required

 M_{nt} = Required flexural capacity of the member assuming there is no joint translation of the frame (i.e., associated with the δ deformation)

 M_{lt} = Required flexural capacity of the member as a result of lateral translation of the frame only (i.e., associated with the Δ deformation)

a = Unitless factor multiplying M_{nt}

 $b = \text{Unitless factor multiplying } M_{tr} \text{ (assumed equal to 1 by the program)}$

8. Second Order P-Delta Effects in ETABS

When the program performs concrete frame design, it assumes that the factor b is equal to 1 and calculates the factor a. That b=1 assumes that P-Delta effects have been considered in the analysis. Thus, in general, when performing concrete frame design in ETABS, consider P-Delta effects in the analysis before running the program.