

« تحلیل سازه های نا معین »

در روش نیرو ، نیروهای واکنش تکیه گاهی یا نیروهای داخلی اضافی مجهول انتخاب می شوند . سپس ، استفاده از اصل جمع آثار قوا ، سازه نامعین ایستایی با مذف محصولات اضافه بصورت معین در متن آید . سپس این مجهولات اضافه بصورت نیروهای خارجی در نظر گرفته می شوند و مقدار آنها طوری بدست می آید که شرایط واقعی هندسی برابر تغییر شکل نقاط تأثیرشان را اکتان نماید.

پس از تعیین مجهولات اضافی، سیستم بصورت معین درمی آید و رسم نمودار برشی و لنگر فمشی روی همان روشهایی که از قبل معرفی شد انجام می شود.

با استفاده از این روش ، می توان هر سازه ای اعم از تیرهای سراسری ، قابها ، فریپاها و سازه های مرکب را برای هر عاملی مانند نیروهای خارجی ، تعمیرات درجه مرارت، نشست تکیه گاهی و یا برای هر عامل دیگری تحلیل نمود. در رابطه با روش نیرو سه روش، سازگاری تغییر شکلها ، روش نیرو و معادله تعادل ارائه می شود.

روش سازگاری تغییر شکلها

الف) تیرها با یک درجه نا معینی:

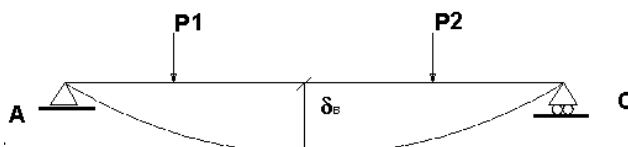
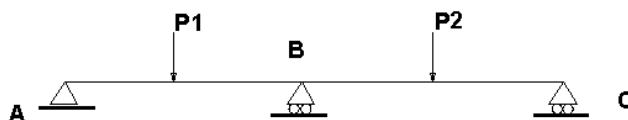
- 1- مذف تکیه گاههای اضافی از تیر سراسری برای تبدیل آن به یک تیر ملین استاتیکی پایدار.
- 2- مماسبه تغییر مکانها در محل تکیه گاههای مذف شده δ_B تغییر مکان قائم الاستیک نقطه B تمت تأثیر نیروی خارجی

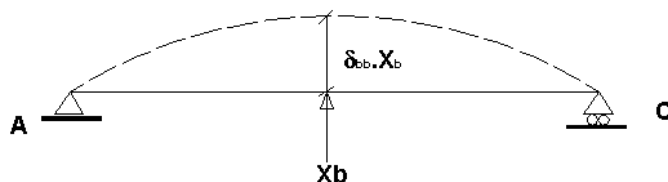
- 3- تعیین نیروهای لازم برای بازگشت تکیه گاه به وضعیت اولیه ، δ_{bb} تغییر مکان الاستیک قائم B تمت

تأثیر نیروی وارد در نقطه B $\delta_{bb} . x_b$ تغییر مکان الاستیک قائم نقطه B تمت نیروی مجهول x_b

$$-\delta_B + \delta_{bb} x_b = 0$$

$$\Rightarrow x_b = \frac{\delta_B}{\delta_{bb}}$$





ب) تیرها با درجه نامعینی 2 یا بیشتر:

- 1- مذف تکیه گاههای اضافی از تیر سراسری برای تبدیل به یک تیر معین استاتیکی پایدار
- 2- مناسبه تغییر مکانها در محل تکیه گاههای مذف شده δ_e و δ_b تغییر مکان الاستیک قائم نقطه C و

B تحت تاثیر نیروهای خارجی

- 3- تعیین نیروهای لازم برای بازگشت تکیه گاهها به وضعیت اولیه

δ_{bb} تغییر مکان قائم نقطه B تحت تاثیر نیروی واحد در B

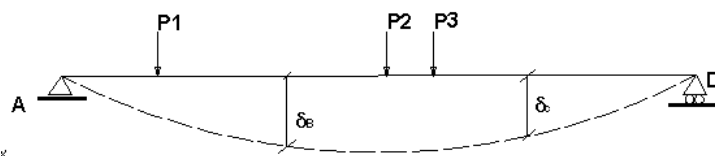
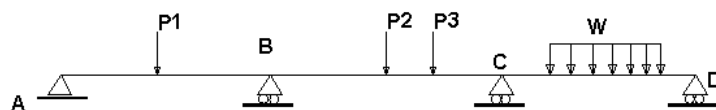
δ_{cb} تغییر مکان قائم نقطه C تحت تاثیر نیروی واحد در B

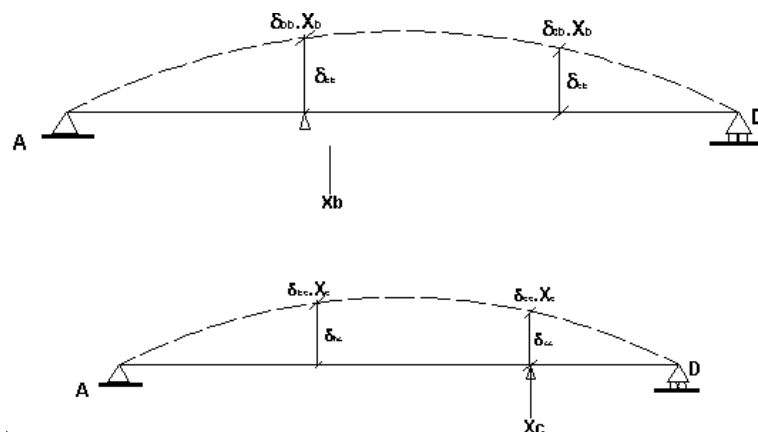
δ_{bc} تغییر مکان قائم نقطه B تحت تاثیر نیروی واحد در C

δ_{cc} تغییر مکان قائم نقطه C تحت تاثیر نیروی واحد در C

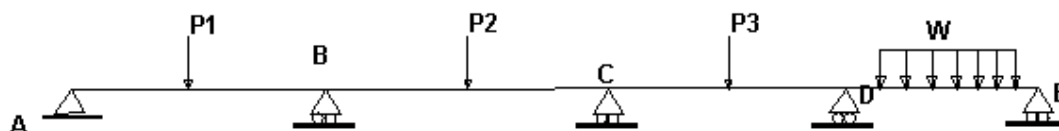
عکس العمل های تکیه گاههای B و C اثر خود را آنقدر بطرف بالا حرکت می دهند تا تغییر مکان کل این نقاط برابر صفر گردند . عکس العمل X_b نقطه B را باندازه $\delta_{bb} X_b$ و نقطه C را به مقدار $\delta_{cb} X_b$ به طرف بالا حرکت داده و عکس العمل X_c نقطه C را باندازه $\delta_{cc} X_c$ و نقطه B را به مقدار $\delta_{bc} X_c$ بطرف بالا جابجا می کند برای تغییر مکانهای هر کدام از تکیه گاهها میتوان نوشت :

$$\begin{cases} \delta_b - x_b \delta_{bb} - x_c \delta_{bc} = 0 \\ \delta_c - x_b \delta_{cb} - x_c \delta_{cc} = 0 \end{cases}$$





برای تیرها با سه درجه تا معینی می توان نوشت :

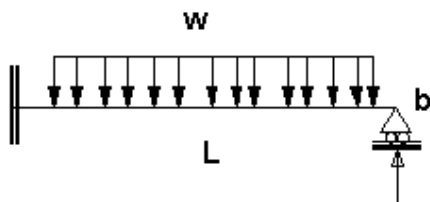


$$\delta_B + X_b \delta_{bb} + X_c \delta_{bc} + X_d \delta_{bd} = 0$$

$$\delta_c + X_b \delta_{cb} + X_c \delta_{cc} + X_d \delta_{cd} = 0$$

$$\delta_D + X_b \delta_{db} + X_c \delta_{dc} + X_d \delta_{dd} = 0$$

مثال : مطلوبست تحلیل تیر طره ای زیر با استفاده از روش نیرو :

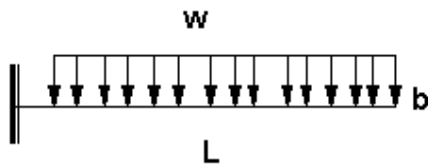


$$X_b = 3 \frac{wl}{8}$$

$$-\delta_B - \delta_{bb} x_b = 0$$

$$-\frac{wl^4}{8EI} - \left(\frac{L^3}{3EI} \right) X_b = 0$$

$$X_b = -\frac{3wl}{8}$$



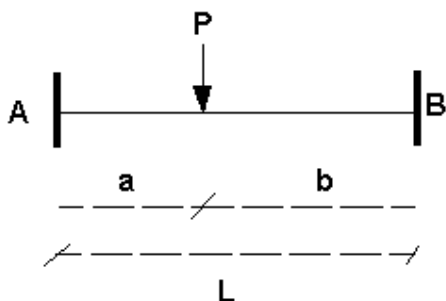
$$\delta_B = \frac{wl^4}{8EI}$$



$$\delta_{bb} = \frac{l^3}{3EI} X_b$$

تمرین : مطلوب است عکس العمل های تکیه گاهی تیر زیر به روش نیرو :

جواب :



$$M_A = \frac{Pab^2}{L^3}$$

$$M_B = \frac{Pba^2}{L^2}$$

مراحل تحلیل قابهای نامعین :

الف) قابها با یک درجه بندی نامعینی :

1- انتخاب نیروی مجهول اضافی

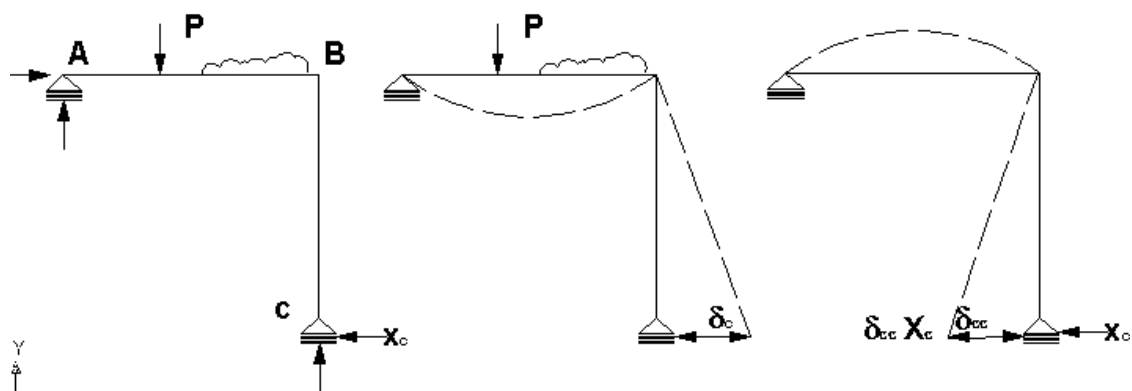
2- حذف نیروی مجهول اضافی از قاب مورد نظر برای تبدیل آن به یک قاب معین استاتیکی و پایدار

3- مناسبه تغییر مکان در محل نیروی مجهول حذف شده به δ_c تغییر مکان افقی نقطه c تحت اثر

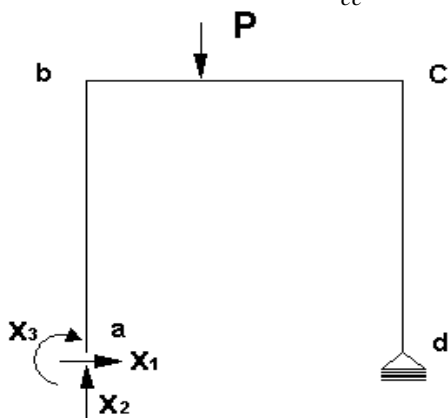
نیروهای خارجی

4- تعیین نیروهای لازم برای بازگشت تکیه گاهها به وضعیت اولیه δ_{cc} تغییر مکان افقی نقطه c تحت

اثر نیروی واحد .



$$\delta_c - x_c \delta_{cc} = 0 \Rightarrow x_c = \frac{\delta_c}{\delta_{cc}}$$



ب) قابها با درجه نا معینی 3 یا بیشتر :

Δ'_1 = تغییر مکان افقی نقطه δ تحت اثر بارهای خارجی

Δ'_2 = تغییر مکان قائم نقطه δ تحت اثر بارهای خارجی

Δ'_3 = دوران نقطه δ تحت اثر بارهای خارجی

δ_{11} = تغییر مکان افقی نقطه δ تحت اثر بار واحد در δ

δ_{22} = تغییر مکان قائم نقطه δ تحت اثر بار واحد در δ

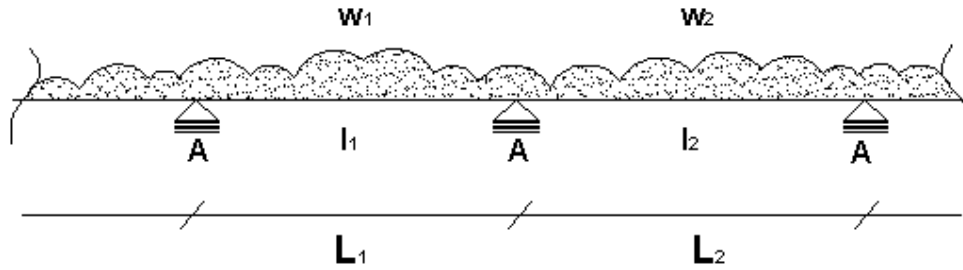
δ_{33} = دوران نقطه δ تحت اثر بار واحد در δ

$$\left. \begin{matrix} \delta_{23} = \delta_{32} \\ \delta_{13} = \delta_{31} \end{matrix} \right\} \text{طبق قانون ماکسول}$$

$$\begin{cases} \Delta'_1 + \delta_{11}x_1 + \delta_{12}x_2 + \delta_{13}x_3 = 0 \\ \Delta'_2 + \delta_{21}x_1 + \delta_{22}x_2 + \delta_{23}x_3 = 0 \\ \Delta'_3 + \delta_{31}x_1 + \delta_{32}x_2 + \delta_{33}x_3 = 0 \end{cases}$$

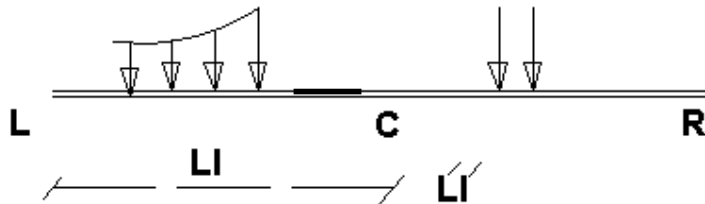
قضیه سه لنگری :

برای اثبات قضیه سه لنگری قسمتی از یک تیر سراسری را در نظر می گیریم .



تازه اینکه پیوستگی تیر سراسری در طول آن محفوظ باشد (عدم پیوستگی نظیر مفصل و ... نباشد). شیب منمنی تغییر شکل سرتاسری در فواصل بی نهایت کوچک از دو طرف هریک از تکیه گاههای داخلی با هم برابر بوده ، لیکن دارای علامتهای مختلف می باشد . $\theta_{BL} = -\theta_{BR}$. با در نظر گرفتن سه تکیه گاه داخلی متوالی

از یک تیر سراسری که تحت اثر بار $\frac{M}{EI}$ قرار داشته باشد یک رابطه برای بیان شیب در هر کدام از دو طرف تکیه گاه میانی نوشته می شود . با مساوی قرار دادن دو عبارت حاصل که از نظر عددی با هم مساوی هستند یک رابطه بین لنگرهای سه تکیه گاه متوالی از تیر نتیجه می شود . برای شکل کلی تیر زیر قضیه سه لنگر را می توان ساده تر نوشت .

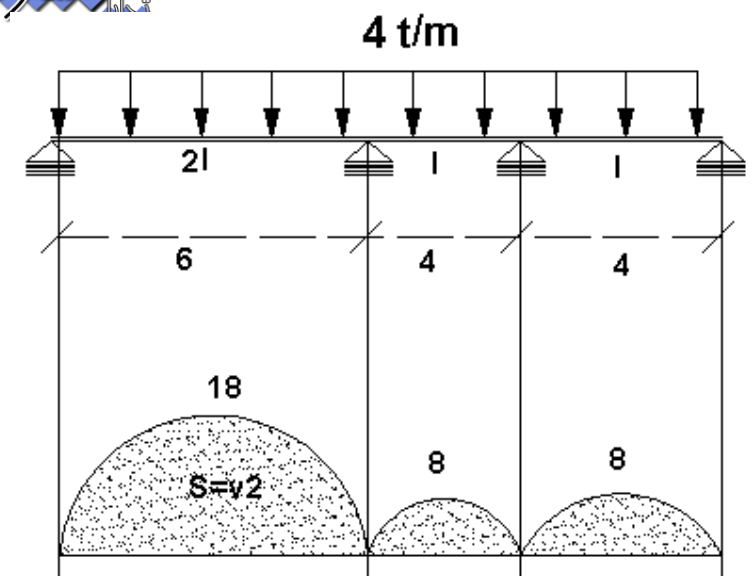


$$M_L \left(\frac{L}{I} \right) + 2M_C \left(\frac{L}{I} + \frac{L'}{I'} \right) + M_R \left(\frac{L'}{I'} \right) = \left[6E \left(-\frac{\Delta L}{L} + \Delta_c \left(\frac{1}{L} + \frac{1}{L'} \right) - \frac{\Delta R}{L'} \right) \right] * -\frac{6S_x^-}{LI}$$

× اگر این قضیه را برای تیری پنددهانه بنویسیم چون نقاط مذکور تکیه گاهند فیزشان صفر است و قسمت گروه صفر می شود و داریم :

$$M_L \left(\frac{L}{I} \right) + 2M_C \left(\frac{L}{I} + \frac{L'}{I'} \right) + M_R \left(\frac{L'}{I'} \right) = -\frac{6S_x^-}{LI} - \frac{6S_{x'}^-}{L'I'}$$

مثال : با استفاده از قضیه سه لنگر نا معینی تیر مقابل را بر طرف کنید .



مل : چون β^2 درجه نا معین است قضیه سه لنگری را باید دو بار نوشت. قبلاً S, S' را مشخص می کنیم .

$$S=73$$

$$L_A - C_B - R_C$$

$$2M_B \left(\frac{6}{2I} + \frac{4}{I} \right) + M_C \left(\frac{4}{I} \right) = -\frac{6 \times 72 \times 3}{6 \times 2I} - 6 \frac{\frac{64}{3} \times 2}{2I}$$

$$14M_B + 4M_C = -172(I)$$

$$L_B - C_C - R_D$$

$$M_B(4) + 2M_C(4+4) = -6 \frac{\left(\frac{64}{3} \right) \times 2}{4} - 6 \frac{\left(\frac{64}{3} \right) \times 2}{4}$$

$$4M_B + 16M_C = -128(II)$$

$$I, II = \begin{cases} 14M_B + 4M_C = -172 \\ 4M_B + 16M_C = -128 \end{cases}$$

$$M_C = -5.2^{ton.m}, M_B = -10.7 \text{ t.m}$$

هدف از تحلیل سازه

1) بدست آوردن عکس العمل تکیه‌گاهی

2) بدست آوردن نیروهای داخلی

(3) بدست آوردن شکل تغییر یافته سازه

معادلات ماکم بر رفتار سازه

(1) معادلات تعادل $EquiLibrium.Eq$

(2) معادلات مشفصه $Charateristies.eq$ قانون هوک مد نظر است یعنی رابطه بین تنش و کرنش یک

رابطه قطی فرضی می گردد.

(3) معادلات جنبشی $Krnematic.eq$ یک سری معادله است که رابط بین نیروی نقاط مختلف سازه و تغییر

فرم اعضای مختلف تشکیل دهنده سازه را مشفص می سازد.

در روش جابجایی و در روش نیرو مجموع تعداد معادلات جنبشی و تعادل و مشفصه برابر مجهولات سازه مربوطه

است ولی چون ممکن است تعداد معادلات بسیار زیاد باشد (تعداد مجهولات)، بنابراین می آئیم و این دستگاه

بزرگ را حل می کنیم.

1- معادله تعادل 2- معادلات مشفصه 3- معادلات سازگاری

روش نیرو

در روش نیرو از معادلات (1) و (2) مقادیر جابجایی ها بر مسب نیروها بدست

می آید و این مقادیر در معادلات (3) قرار داده می شود و یک دستگاه معادلات بر مسب نیرو حاصل می گردد و

از حل آن مقادیر نیروها بدست می آید.

روش جابجایی

از معادلات مشفصه و جنبشی مقادیر نیروها بر مسب جابجایی گره ها حاصل

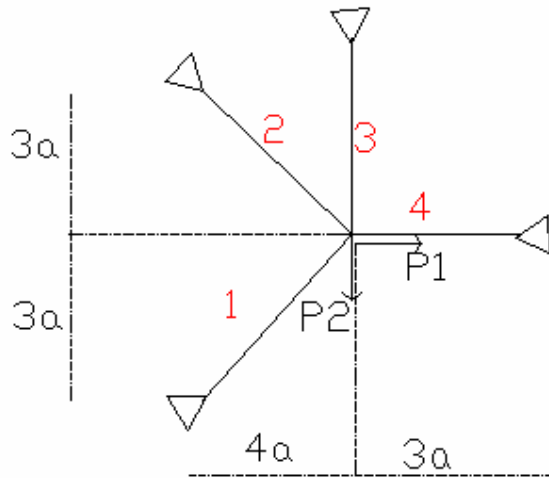
می شود و در معادلات تعادل جایگذاری شده و از حل آن مقادیر جابجایی حاصل می شود.

$$A_1 = 2A, A_2 = A, A_3 = \frac{27}{125}A$$

$$A_4 = \frac{36}{125}A$$

$$P_1 = 2P$$

$$P_2 = P$$



مطلوبست:

1) روابط تعادل- مشفصه- جنبشی (سازگاری) را تشکیل دهید.

2) سازه را به روش نیرو تحلیل کنید.

3) سازه را به روش جابجایی تحلیل کنید.

جابجایی گره δ_1, δ_2

تغییر طول اعضاء $\Delta_1, \Delta_2, \Delta_3, \Delta_4$

نیروهای داخلی اعضاء F_1, F_2, F_3, F_4

تعداد مجهولات 10 عدد

1) کنترل تعداد مجهولات و معادلات

2 معادله تعادل

4 معادله مشفصه: برای هر عضو یک معادله داریم

4 معادله جنبشی = معادله تغییر طول اعضاء بر حسب جابجایی گره ها

تعداد معادلات = 10 عدد

تعداد مجهولات = 10 عدد

معادلات تعادل:

$$\Sigma F_x = 0 \Rightarrow -\frac{4}{5}F_1 - \frac{4}{5}F_2 + F_4 + P_1 = 0$$

$$\Sigma F_y = 0 \Rightarrow \frac{3}{5}F_1 - \frac{3}{5}F_2 - F_3 + P_2 = 0$$

معادلات مشق:

$$\Delta = PL/AE$$

$$L_1 = \sqrt{9+16} = 5 \quad \Delta_1 = \frac{5}{2} \frac{a}{AE} F_1 \quad F_1 = \frac{2}{5} A \frac{E}{a} \Delta_1$$

$$\Delta_2 = 5 \frac{a}{AE} F_2 \quad F_2 = \frac{1}{5} \frac{AE}{a} \Delta_2$$

$$\Delta_3 = \frac{125}{9} \frac{a}{AE} F_3 \quad F_3 = \frac{9}{125} \frac{AE}{a} \Delta_3$$

$$\Delta_4 = \frac{125}{12} \frac{a}{AE} F_4 \quad F_4 = \frac{12}{125} \frac{AE}{a} \Delta_4$$

برای روش نیرو

برای روش جابجایی

هر دو معادله یکی هستند

$$\Delta = \frac{PL}{AE}$$

یا

$$P = \frac{AE}{L} \Delta$$

در روش نیرو استفاده می شود

در روش جابجایی استفاده می شود

$$\Delta = f \times p$$

ضریب نرمی

$$p = K \times \Delta$$

ضریب سفتی

$$f \times k = 1$$

Flexibility

Stiffness

اضافه طول را مثبت و کاهش طول را منفی می گیریم.

معادلات جنبشی

$$\Delta_3 = \delta_2$$

$$\Delta_4 = -\delta_1$$

$$\Delta_1 = \frac{4}{5} \delta_1 - \frac{3}{5} \delta_2 = -\frac{4}{5} \Delta_4 - \frac{3}{5} \Delta_3 \rightarrow \Delta_1 + \frac{4}{5} \Delta_4 + \frac{3}{5} \Delta_3 = 0$$

$$\Delta_2 = \frac{4}{5}\delta_1 + \frac{3}{5}\delta_2 = -\frac{4}{5}\Delta_4 + \frac{3}{5}\Delta_3 \rightarrow \Delta_2 + \frac{4}{5}\Delta_4 - \frac{3}{5}\Delta_3 = 0$$

برای نوشتن معادلات فوق: ابتدا فرض می کنیم δ_2 نباشد و سپس فرض می کنیم δ_1 نباشد معادلات تغییر

فرم هر مرحله را نوشته و سپس آنها را با هم جمع می کنیم.

(اصل *Super Position*) (طبق پایین)

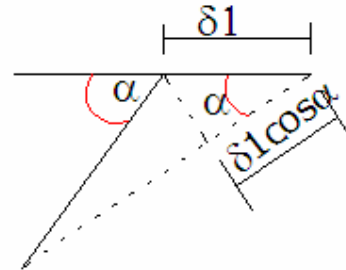
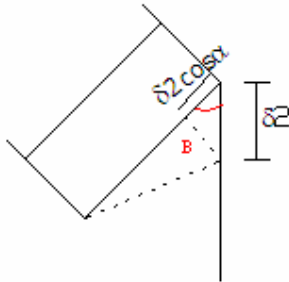
1) فرض فقط وجود δ_1

$$\Delta h = \delta_1 \cos \alpha = \frac{4}{5} \delta_1$$

2) فرض فقط وجود δ_2

$$\Delta v = -\delta_2 \cos \beta = -\frac{3}{5} \delta_2$$

علامت منفی به علت کوچکتر شدن



تعداد معادلات افت = تعداد درجات آزادی - تعداد اعضاء $4 - 2 = 2$

تعداد معادلات افت = درجه نا معینی سازه $2 = 2$

Compatibility

$$\Delta_1 + \frac{3}{5}\Delta_3 + \frac{4}{5}\Delta_4 = 0$$

$$\Delta_2 - \frac{3}{5}\Delta_3 + \frac{4}{5}\Delta_4 = 0$$

(1) مجهولات اضافی را انتخاب کنید. $X_1 = F_1, X_2 = F_2$

(2) با استفاده از معادلات تعادل سایر مجهولات را بر حسب معادلات زائد بنویسید.

از معادلات تعادل در صفحات قبل

$$F_1 = X_1$$

$$F_2 = X_2$$

$$F_3 = \frac{3}{5} X_1 - \frac{3}{5} X_2 + P_2$$

$$F_4 = \frac{4}{5} X_1 + \frac{4}{5} X_2 - P_1$$

(3) روابط مشخصه به صورت ضریب نرمی را تشکیل دهید و در آن بجای نیروها (روابط مرملة 2 را قرار دهید.

$$\Delta_1 = \frac{5}{2} \frac{a}{AE} X_1$$

$$\Delta_2 = 5 \frac{a}{AE} X_2$$

$$\Delta_3 = \frac{125}{9} \frac{a}{AE} \left(\frac{3}{5} X_1 - \frac{3}{5} X_2 + P_2 \right)$$

$$\Delta_4 = \frac{125}{12} \frac{a}{AE} \left(\frac{4}{5} X_1 + \frac{4}{5} X_2 - P_1 \right)$$

(4) در معادلات سازگاری به جای مقادیر Δ (روابط مرملة 3 را قرار می دهیم یک دستگاه معادله بر حسب X_1 و

X_2 حاصل می شود.

جایگذاری (روابط مرملة سوم در معادلات سازگاری) (معادلات صفحه قبل)

$$8.5 X_1 + X_2 = 5P$$

$$X_1 + 10 X_2 = 15P$$

(5) دستگاه را حل می کنیم.

$$X_1 = \frac{5}{12}P, X_2 = \frac{35}{24}P$$

(6) با استفاده از روابط مرملة 2 داریم.

$$F_1 = \frac{5}{12}P, \quad F_2 = \frac{35}{24}P, \quad F_3 = \frac{3}{6}P, \quad F_4 = -\frac{1}{2}P$$

(7) با استفاده از روابط مشفصه مقادير را مساب كنيد.

$$\Delta_1 = \quad \Delta_2 =$$

(8) به دلفواه روابطی از معادلات جنبشی را انتفاب کرده و از روی آن δ_1 ، δ_2 را بدست آورید.

$$\delta_1 = \delta_2 = \frac{125}{24} \frac{AE}{a}$$

روش جابجایی

یکی از فواید این روش در آن است که امتیاجی به تعیین معادلات افت نداریم.

(1) مقادير δ_1 ، δ_2 را به عنوان مجهول انتفاب می کنیم.

(2) با استفاده از روابط جنبشی مقادير Δ را بر مسب δ بدست آورید.

(3) از روابط مشفصه به فرم سفتی استفاده کنید و به جای تصاویر Δ از روابط 2 استفاده کنید.

$$F_1 = \frac{3}{5} \frac{AE}{a} \left(\frac{4}{5} \delta_1 - \frac{3}{5} \delta_2 \right)$$

$$F_2 = \frac{1}{5} \frac{AE}{a} \left(\frac{4}{5} \delta_1 + \frac{3}{5} \delta_2 \right)$$

$$F_3 = \frac{9}{125} \frac{AE}{a} \delta_2$$

$$F_4 = \frac{12}{125} \frac{AE}{a} (-\delta_1)$$

(4) مقادير بدست آمده را در معادلات تعادل قرار دهید.

$$-\frac{60}{125} \delta_1 + \frac{12}{125} \delta_2 + 2 \frac{a\rho}{AE} = 0$$

$$\frac{12}{125} \delta_1 - \frac{36}{125} \delta_2 + \frac{a\rho}{AE} = 0$$

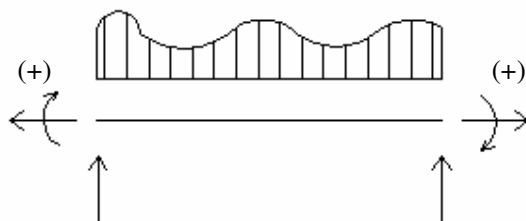
$$\delta_1 = \delta_2 = \frac{125}{24} \frac{a\rho}{AE}$$

$$\delta_1 = \delta_2 = \frac{125}{24} \frac{aP}{AE} \quad \text{از مل دستگاه داریم}$$

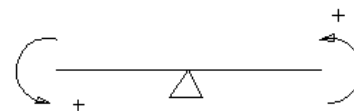
(6) مقادیر را در روابط مرملة 2 قرار داده تا مقادیر Δ_1 تا Δ_4 و F_1 تا F_4 حاصل گردد.

روش شیب و اغت *Slope Deflection Method*

- (1) برای آنالیز قاب دو بعدی صفحه‌ای
- (2) فقط اثرات تغییر شکل‌های فمشی وارد مسئله شده است.
- (3) اعضای تشکیل دهنده سازه مستقیم هستند.
- (4) تغییر فرم‌ها کوچک در نظر گرفته شده است.
- (5) رفتار مصالح از قانون هوك تبعیت می کند.



جهت عقربه های ساعت



خلاف عقربه های ساعت

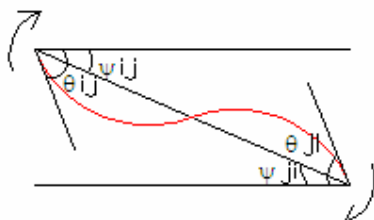
قرارداد علامت لنگر

روی عضو لنگری که در جهت عقربه‌های ساعت باشد مثبت در نظر می گیریم.

روی گره لنگری که در خلاف جهت عقربه‌های ساعت باشد مثبت در نظر می گیریم.

قرارداد علامت دوران انتهاها

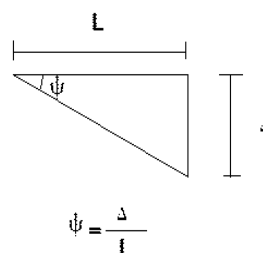
در جهت عقربه‌های ساعت مثبت



$$\psi_{ij} = \psi_{ji} = \text{Chord Rotation}$$

$$\psi_{ij} = \psi_{ji} = \frac{\Delta_{ij}}{L}$$

دوران وتر یا سای

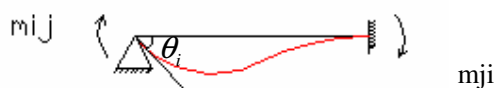


$$M_{ij} = f_1(\theta_i, \theta_j, \psi_{ij}, \text{ بار گذاری عضو}) \quad M_{ji} = f_2(\theta_i, \theta_j, \psi_{ij}, \text{ بار گذاری عضو})$$

بدست آوردن FEM: (لنگر انتهای گیردار)

سختی دورانی: (S)

انتهای i را مفصل و انتهای j را گیردار می‌کنیم. لنگر لازم در نقطه i برای دوران واحد در گره i را سختی دورانی



S_{ij} می‌نامیم.

$$M_{ij} = S_{ij} \theta_i$$

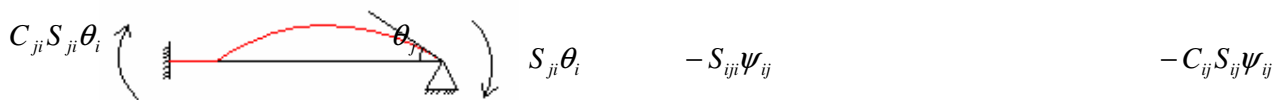
$$M_{ji} = C_{ij} \cdot S_{ij} \cdot \theta_i$$

S_{ij} سختی دورانی
 C_{ij} ضریب انتقال لنگر

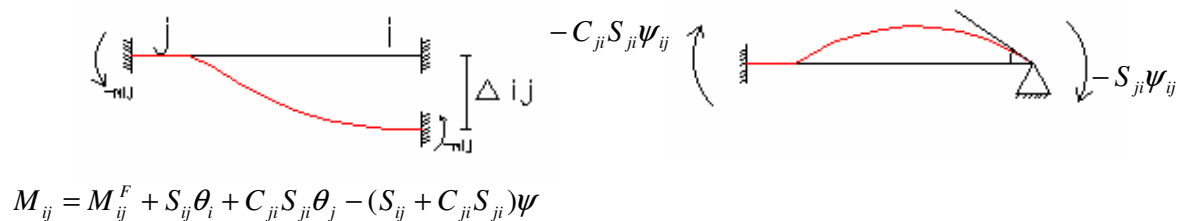
ضریب انتقال لنگر: C

برای یک عضو که یک سر آن مفصل و سر دیگر آن گیردار باشد اگر در انتهای i لنگر m_{ij} وارد شود در انتهای دیگر

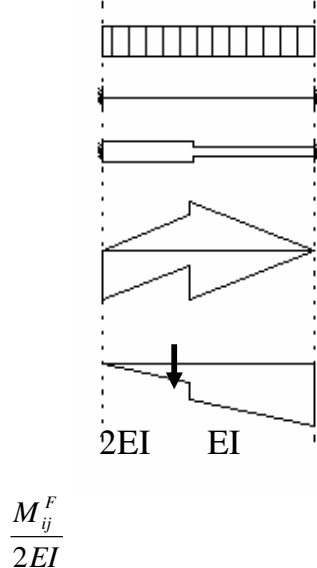
لنگر m_{ji} وارد خواهد شد ضریب انتقال لنگر برابر است با



اگر نشست داشته باشیم

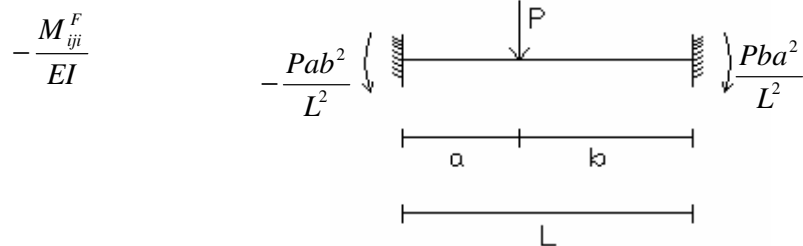
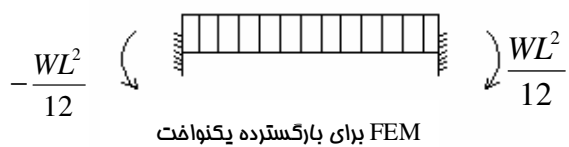


$$M_{ji} = M_{ji}^F + C_{ij}S_{ij}\theta_i + S_{ji}\theta_j - (s_{ji} + c_{ij}s_{ij})\psi$$



لنگرهای گیرداری

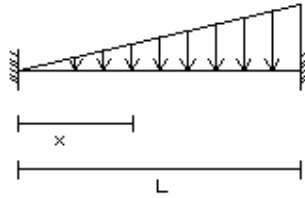
اگر تیر مقطع مستوی داشته باشد.



FEM برای بارمنفردبه فاصله a از تکیه گاه

مثال:

لنگرهای گیرداری تیر زیر را بدست آورید.



$$M = \int_0^L \frac{\omega x^2}{L^2} (L-x)^2 dx$$

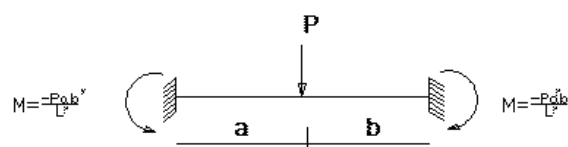
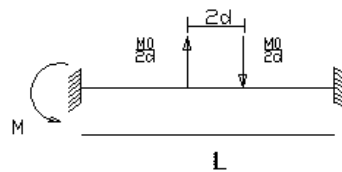
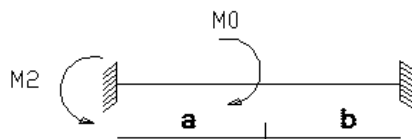
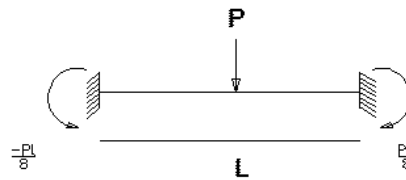
$$dm = \frac{\frac{\omega x}{L} dx \times x(L-x)^2}{L^2}$$

$$M_{AB}^F = -\frac{1}{L^2} \int_{L_1}^{L_2} \omega x (L-x)^2 dx$$

$$m_{BA}^F = -\frac{1}{L^2} \int_{L_1}^{L_2} \omega x^2 (L-x) dx$$

مثال:

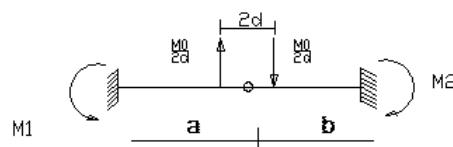
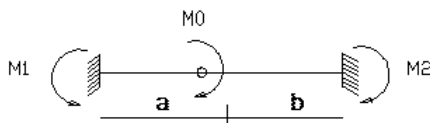
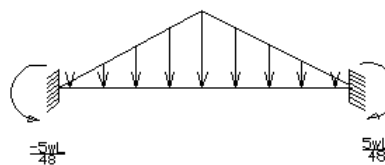
لنگرهای گیرداری تیر زیر را بدست آورید.



$$M = M_1 - M_2$$

$$M_1 = \frac{M_0}{2d} (a-d)(b+d)^2$$

$$M_2 = \frac{M_0}{2d} (a+d)(b-d)^2$$



$$M = -\frac{pab^2}{L^2}$$

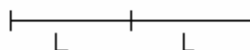
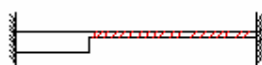
$$M = \frac{M_0}{2dL^2} [(a-d)(a+d)^2 - (a+d)(b-d)^2]$$

$$M^F = \lim_{d \rightarrow 0} M$$

$$d \rightarrow 0$$

مثال:

لنگرهای گیرداری تیر شکل زیر را بدست آورید فرض کنید که تکه سمت چپ صلب باشد.



$$-\frac{WL^2}{12} \quad \left(\begin{array}{c} \uparrow \frac{WL}{2} \\ \uparrow \frac{WL}{2} \end{array} \right) \quad \frac{WL^2}{12}$$

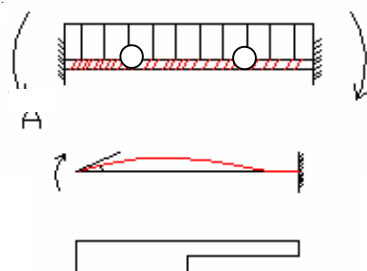
با لنگر گیری مول A مقدار M بدست می آید.

$$-\frac{WL^2}{12} \quad \left(\begin{array}{c} \uparrow \frac{WL}{2} \\ \uparrow \frac{WL}{2} \end{array} \right) \quad \frac{WL^2}{12}$$

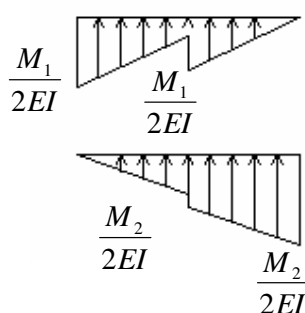
مثال:

لنگرهای گیردار

مسئله معین است (چون نیروی مموری را صفر فرض می کنیم)

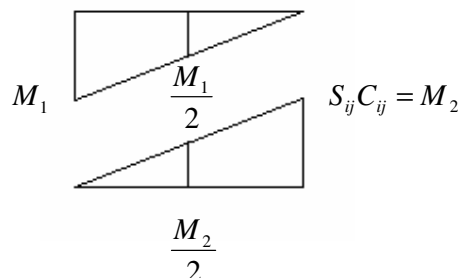


سفتی دورانی و ضریب انتقال لنگر



$$\Sigma F_y = 0 \Rightarrow 1 + \frac{M_2}{4EI} \times \frac{L}{2} \times \frac{1}{2} + \frac{M_2}{2EI} \times \frac{L}{2} \times \frac{1}{2}$$

$$\frac{M_2}{EI} \times \frac{2}{2} \times \frac{1}{2} - \frac{M_1}{2EI} \times \frac{L}{2} \times \frac{1}{2}$$



$$-\frac{M_1}{2EI} \times \frac{L}{2} \times \frac{1}{2} - \frac{M_1}{4EI} \times \frac{L}{2} \times \frac{1}{2} = 0 \Rightarrow$$

$$\frac{MEI}{L} + M_1 + 2M_2 + 4M_2 - 2M_1 - 2M_1 - M_1 = 0 \Rightarrow$$

$$5M_1 - 7M_2 = \frac{4EI}{L}$$

$$\frac{L}{6} \times \frac{M_1}{2EI} \times \frac{L}{2} \times \frac{1}{2} + \frac{M_1}{4EI} \times \frac{L}{2} \times \frac{1}{2} \times \frac{L}{3} + \frac{M_1}{2EI} \times \frac{L}{2} \times \frac{1}{2} \times \frac{2L}{3} =$$

$$\frac{M_2}{4EI} \times \frac{L}{2} \times \frac{1}{2} \times \frac{L}{3} + \frac{M_2}{2EI} \times \frac{L}{2} \times \frac{1}{2} \times \frac{2L}{3} + \frac{M_2}{EI} \times \frac{L}{2} \times \frac{1}{2} \times \frac{5L}{6}$$

$$\Rightarrow 1.5M_1 = 3.75M_2, \quad C_{ij} = \frac{M_2}{M_1} = \frac{1.5}{3.75} = 0.4$$

$$5M_1 - 7 \times 0.4M_1 = \frac{4EI}{L} \Rightarrow M_2 = \frac{4EI}{L} \left(\frac{1}{5 - 2.8} \right)$$

معادلات شیب و افت برای مقاطع منشوری

$$M_{ij} = M_{ij}^F + S_{ij}\theta_i + C_{ji}S_{ji}\theta_j - (S_{ij} + C_j S_{ij})\psi$$

$$S_{ij} = S_{ji} = \frac{4EI}{L} \text{ دورانی سختی}$$

$$C_{ij} = C_{ji} = \frac{1}{2} \text{ ضریب انتقال لنگر}$$

$$S_{ij} + C_{ji}S_{ji} = \frac{4EI}{L} + \frac{L}{2} \times \frac{4EI}{L} = \frac{6EI}{L}$$

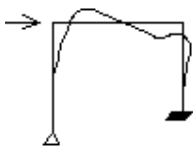
$$M_{ij} = M_{ij}^F + \frac{4EI}{L}\theta_i + \frac{2EI}{L}\theta_j - \frac{6EI}{L}\psi$$

$$M_{ij} = M_{ij}^F + \frac{2EI}{L}(2\theta_i + \theta_j - 3\psi)$$

$$M_{ji} = M_{ji}^F + \frac{2EI}{L}(2\theta_j + \theta_i - 3\psi)$$

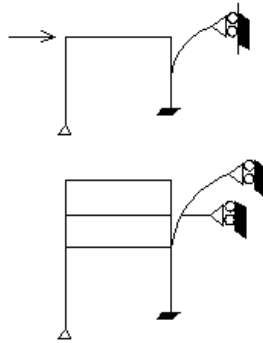
روش شیب و افت برای سازه‌های بدون انتقال جانبی

قاب بدون انتقال جانبی قابی است که هیچ کدام از اعضا دوران وتری نداشته باشند.



دوران وتری ندارد چون بدون انتقال جانبی است.

$$\psi = 0 \text{ برای سازه‌های بدون انتقال جانبی}$$



برای بدست آوردن تعداد درجات آزادی تعداد تکیه گاههایی که از انتقال جانبی سازه جلوگیری می کند را تعداد

درجات آزادی می گویند

رابطه تعداد درجات آزادی

تعداد اعضاء - تعداد درجات آزادی انتقالی گره ها = تعداد درجات آزادی

نکته: گیردار بودن یا مفصلی تفاوتی در تعداد درجه آزادی ندارند ولی غلطک یک درجه آزادی اضافه می کند.

مرحله 1: مقادیر لنگر گیرداری را برای تمام اعضاء مساب کنید.

مرحله 2: مقادیر سختی S دورانی و ضریب C انتقال را برای تمام اعضاء مساب کنید.

مرحله 3: برای تمام اعضاء معادلات شیب افت را بنویسید.

$$m_{ij} = m_{ij}^F + \frac{2EI}{L}(2\theta_i + \theta_j - 0)$$

مرحله 4: برای هر گره معادله تعادل لنگر نوشته شود. (برای گره i)

$$B: \quad B_{BA} + m_{BC} = 0$$

$$\text{لنگر انتهایی عضو } ij \text{ در گره } i: \quad M_i + \sum \overleftarrow{M}_{ij} = 0$$

مجموع لنگرهای ij در گره i + لنگر متمرکز در گره i:

مرحله 5: در معادلات مرحله 4 بجای M_{ij} ها از معادلات شیب افت قرار دهید.

مرحله 6: دستگاه معادله را برای θ ها مناسبه کنید.

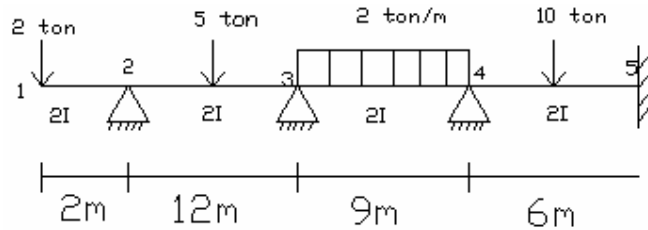
مرحله 7: با قرار دادن در معادلات شیب افت مقادیر لنگرهای انتهایی مناسبه شوند.

مرحله 8: منحنی‌های تغییرات نیروی برشی و لنگر خمشی را رسم کنید.

نکته: در مورد تیرها غلتک بودن یا مفصل بودن اثری در لنگر خمشی ندارد و فقط در نیروی مموری تاثیر گذار است.

مثال:

مطلوبست آنالیز تیر زیر و رسم منحنی *Moment* , *SD, Bending* . از روش شیب و افت استفاده شود.



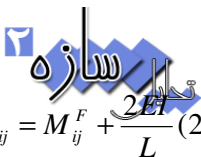
مرحله 1: بدست آوردن لنگرهای گیرداری روی تکیه گاه 2 بصورت مجازی لنگر 4ton را وارد می کنیم چون انگر

گیرداری باید دوسرعضو تکیه گاه باشد

$$\begin{aligned}
 2,3 \rightarrow \frac{pa^2b}{L^2} &= \frac{p(L/2)^2 L/2}{L^2} = \frac{pL}{8} \\
 -M_{2,3}^F &= M_{3,2}^F = PL/8 = \frac{5 \times 12}{8} = 7.5 \text{ ton.m} \\
 -M_{3,4}^F &= M_{4,3}^F = \frac{WL^2}{12} = \frac{2 \times 9^2}{12} = 13.5 \text{ ton.m} \\
 M_{5,4}^F &= -M_{4,5}^F = PL/8 = \frac{10 \times 6}{8} = 7.5 \text{ ton.m}
 \end{aligned}$$

فقط برای مقاطع منشوری درست است.

مرحله 2: نوشتن معادلات شیب وافت



$$M_{ij} = M_{ij}^F + \frac{2EI}{L} (2\theta_i + \theta_j - \overbrace{3\Psi}^0)$$

$$M_{2,3} = M_{2,3}^F + \frac{\overbrace{4EI}^{\text{تنگر 1}}}{L} (2\theta_2 + \theta_3) \Rightarrow M_{2,3} = -7.5 + \frac{8EI\theta_2}{12} + \frac{4EI\theta_3}{12}$$

$$M_{2,3} = -7.5 + \frac{2EI\theta_2}{3} + \frac{EI\theta_3}{3}$$

تذکر 1: چون سفتی عضو 3-2 برابر 2I است

$$M_{3,2} = 7.5 + \frac{2EI\theta_3}{3} + \frac{EI\theta_2}{3}$$

$$M_{3,4} = -13.5 + \frac{8}{9}EI\theta_3 + \frac{4}{9}EI\theta_4$$

$$M_{4,3} = 13.5 + \frac{4}{9}EI\theta_3 + \frac{8}{9}EI\theta_4$$

$$M_{4,5} = -7.5 + \frac{1}{3}EI\theta_4 + \frac{1}{6}EI\theta_5$$

$$\frac{1}{6}EI\theta_5 = 0$$

} ⇒

چون در نقطه 5 تیرگیردار و θ_5 است

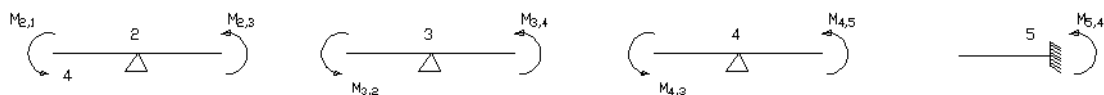
$$M_{5,4} = 7.5 + \frac{1}{6}EI\theta_4 + \frac{1}{3}EI\theta_5$$

$$\frac{1}{3}EI\theta_5 = 0$$

$$\theta_5 = 0$$

مرحله 3: معادلات تعادل برای گره ها می نویسیم.

در گره جهت خلاف عقربه ساعت جهت مثبت است.



$$M_{2,1} = 4$$

$$M_{2,3} + 4 = 0 \Rightarrow M_{2,3} = -4$$

$$M_{3,2} + M_{3,4} = 0$$

$$M_{4,3} + M_{4,5} = 0$$

$$M_{5,4} = 0$$

- برای راحتی m_{ij} ها را در 3 ضرب کرده و نتایج به صورت زیر را مورد استفاده قرار می دهیم.
- مرملة 4: معادلات گره ها را در معادله های شیب و افت جایگذاری می کنیم

$$M_{2,3} = -4 \Rightarrow 2EI\theta_2 + EI\theta_3 = 18.5$$

$$M_{3,2} + M_{3,4} = 0 \Rightarrow 3EI\theta_2 + 14EI\theta_3 + 4EI\theta_4 = 54$$

$$M_{4,5} + M_{4,3} = 0 \Rightarrow 4EI\theta_3 + 11EI\theta_4 = -54$$

$$\begin{vmatrix} 2 & 1 & 0 \\ 3 & 14 & 4 \\ 0 & 4 & 11 \end{vmatrix} \begin{vmatrix} \theta_2 \\ \theta_3 \\ \theta_4 \end{vmatrix} = \begin{vmatrix} 18.5 \\ 54 \\ -54 \end{vmatrix}$$

$$-25EI\theta_2 + 4EI\theta_4 = -205 \Rightarrow 243EI\theta_4 = -1560$$

$$-8EI\theta_2 + 11EI\theta_4 = -128 \quad EI\theta_4 = -6.41$$

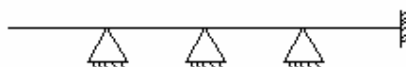
به وسیله جایگذاری در معادلات بدست می آوریم.

$$\Sigma I\theta_4 = -6.41 \quad M_{2,3} = ? \quad M_{4,5} = ?$$

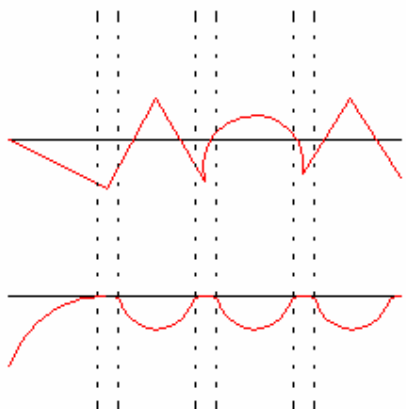
$$\Sigma I\theta_4 = 7.18 \Rightarrow M_{3,2} = ? \quad M_{5,4} = ?$$

$$\Sigma I\theta_3 = 4.127 \quad M_{3,4} = ? \quad M_{4,3} = ?$$

دوران در جهت عقربه های ساعت (روی گره یا عضو هر دو مثبت است).



θ_i بر حسب رادیان



M-
dia

s-dif

نکته: نقاطی که منمنی لنکر منفی است تغییر فرم گنبدی است.

نکته: نقاطی که منمنی لنکر مثبت است تغییر فرم کاسه‌ای است.

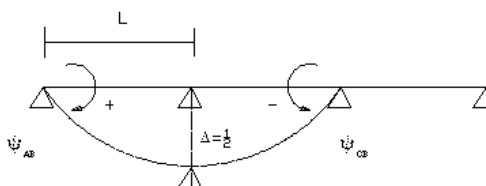
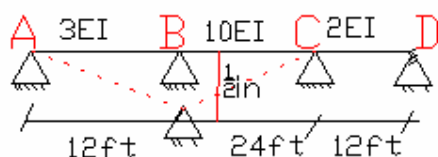
رسم دیاگرام

تغییر فرم

مثال: برای سازه هایی که نشست داشته باشند:

تکیه‌گاه B به اندازه $\frac{1}{2}in$ نشست کرده است.

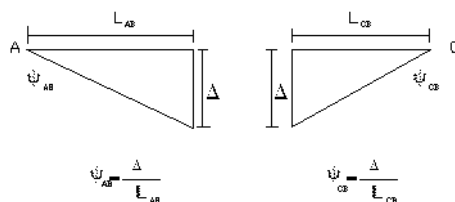
تیر را به روش شیب افت آنالیز کنید.



جهت دوران وتری (Ψ) در جهت عقربه های ساعت مثبت است.

$$EI = 30000 \text{ psi}, I = 1000 \text{ in}^4$$

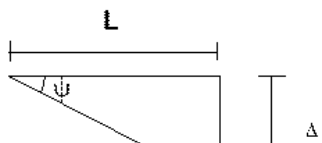
$$m_{ij} = m_{ij}^F + \frac{2EI}{L}(2\theta_i + \theta_j - 3\psi)$$



ترم اول مل مسئله: در اینجا برای عضو AB, BC همین مقدار نشست را داریم و می توانیم ψ را بدست آوریم

و از دستور العمل قبل استفاده کنیم که اگر بار گذاری واقعی نداشته باشیم. m_{ij}^F صفر است در غیر این صورت با

لنکر گیرداری جمع می شود.



چون جابجایی داریم پس دوران وتری (Ψ) نیز داریم

ترم دوم مل مسئله:

$$M_{ij} = M_{ij}^F - \left(\frac{6EI}{L}\psi\right) + \frac{2EI}{L}(2\theta_i + \theta_j)$$

چون بارگذاری نداریم لنگر گیرداری ها M_{ij}^F برابر صفر است.

$$M_{ij}^F = M_{ji}^F = -\frac{6EI}{L}\psi = -\frac{6EI\Delta}{L^2} \quad \text{نکته: لنگر گیرداری ناشی از نشست تکیه گاهی}$$

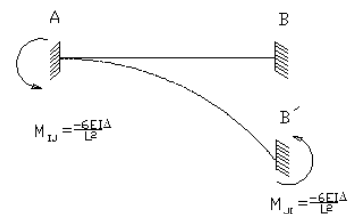
دردهنه سمت چپ تکیه گاه B لنگرگیرداری مثبت است.

دردهنه سمت راست تکیه گاه B لنگرگیرداری منفی است.

$$\begin{array}{cc} -\frac{WL^2}{12} & \frac{WL^2}{12} \\ -\frac{6EI\Delta}{L^2} & \frac{6EI\Delta}{L^2} \end{array}$$

مل مسئله:

$$\psi_{AB} = \frac{\Delta_{AB}}{L_{AB}} = \frac{0.5}{\underbrace{12 \times 12}_{\text{تبدیل به اینب}}}} = 0.0035$$



اگر درمالت داشتن جابجایی بارگذاری داشتیم برای تعیین لنگرهای گیرداری باید لنگرگیرداری $\frac{wl^2}{12}$ بالنگر

گیرداری $\frac{6EI\Delta}{l^2}$ جمع شود.

$$\psi_{AB} = \frac{\Delta_{BC}}{L_{BC}} = \frac{-0.5}{24 \times 12} = -0.0017 \text{ منفی می شود چون درجهت فلاف عقربه هاست}$$

$$M_{AB} = \frac{2 \times 3EI}{12 \times 12} (2\theta_A + \theta_B - 3\psi_{AB})$$

$$M_{AB} = EI\theta_A + E\frac{I}{2}\theta_B - 3 \times \frac{0.0035EI}{2}$$

$$\Rightarrow M_{AB} = \overbrace{208333\theta_A}^{\text{نکته 1}} + 104167\theta_B - 1085.06$$

$$M_{BC} = 104167\theta_A + 208333\theta_B - 1085.06$$

$$M_{CB} = 173611\theta_B + 347222\theta_C + 904.22 \text{ عدد گذاری } EI \text{ پس از تبدیل وامدها}$$

$$M_{CD} = 13889\theta_C + 69444\theta_D$$

$$M_{DC} = 69444\theta_C + 138889\theta_D$$

نکته 1:

$$E = 30000 \frac{lb}{ft^2} \times \frac{ft^2}{12^2 in^2} = 208.333$$

$$EI = 208.333 \times 1000 = 208333$$

از اینجا به بعد با دیگر مسائل هیچ تفاوتی ندارد به عبارت دیگر Δ تنها در FEM تأثیر

می گذارد.

$$1 - M_{AB} = 0$$

$$2 - M_{BA} + M_{BC} = 0$$

$$3 - M_{CB} + M_{CD} = 0$$

$$4 - M_{DC} = 0$$

1-گره A 2-گره B 3-گره C 4-گره D

برای تعیین برش (علامت کوپلی در جهت فلاف لنگر) = $\frac{\text{مجموع دو لنگر}}{\text{طول دهنه}}$

$$\text{مقدار برش} = \frac{0 + 547.51}{2}$$

جهت نیروهای برشی باید سمتی باشد که کوپلی آن جهتی مخالف لنگر بدست آمده باشد

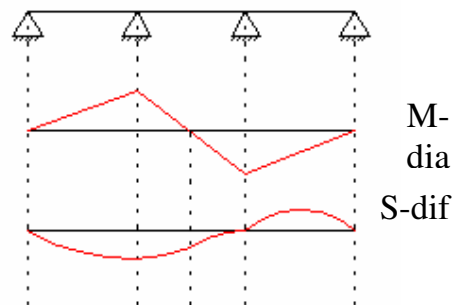
$$1 - M_{AB} = 0 \Rightarrow$$

$$1) \Rightarrow 208333\theta_A + 104167\theta_B = 1085.06$$

$$2) \Rightarrow 104167\theta_A + 555555\theta_B + 173611\theta_C = 180.84$$

$$3) \Rightarrow 173611\theta_B + 48611\theta_C - 69444\theta_D = -904.22$$

$$4) \Rightarrow 69444\theta_C + 138889\theta_D = 0$$



$$\theta_A = 5.22 \times 10^{-3}$$

$$\theta_B = 0.718 \times 10^{-3}$$

$$\Rightarrow : \text{پس از حل معادلات}$$

$$\theta_C = -1.99 \times 10^{-3}$$

$$\theta_D = 0.995 \times 10^{-3}$$

$$M_{AB} = 0 \rightarrow \text{cont} \quad \text{ok}$$

$$M_{BA} = -547.51$$

$$M_{BC} = 547.51$$

\Rightarrow پس از جایگذاری در معادلات

$$M_{CB} = 207.39$$

$$M_{CD} = -207.39$$

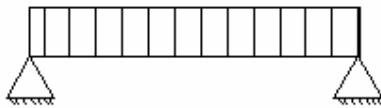
$$M_{DC} = 0 \rightarrow \text{Cont} \quad \text{o.k}$$

لنگر CB در Slop.dif مثبت بدست آورده و در مقاومت مصالح منفی بوده پس منفی در نظری می گیریم.

مثال:

یک مثال جهت کاربرد شیب افست جهت تعیین *dif* در نقاط مشخص.

مطلوبست مقدار فیز در وسط و در $\frac{1}{4}$ دهانه



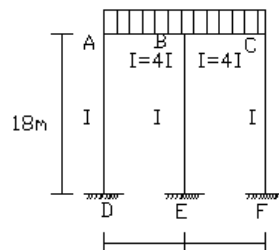
مثال:

مطلوب است آنالیز سازه شکل زیر به روش شیب و افست و ترسیم دیاگرامهای خمشی و برشی

گره‌ای قابل حرکت A, B, C

در حالت کلی. سازه یک درجه آزادی دارد یعنی می تواند در جهت افق حرکت کند ولی چپین سازه‌ای متقارن است

و یک درجه آزادی دارد پس می توان گفت سازه انتقال جانبی ندارد.



نکته: هر سازه‌ای که متقارن باشد و بارگذاری آن نیز متقارن باشد و فقط یک درجه آزادی داشته باشد آن سازه

انتقال جانبی ندارد. اگر متقارن نبود انتقال جانبی داشت.

مل:

$$M_{DA}^F = M_{AD}^F = M_{BE}^F = M_{EB}^F = M_{CF}^F = M_{FC}^F = 0$$

$$\theta_D = \theta_E = \theta_F = 0$$

معادلات شیب - افست

$$M_{Ab}^F = -M_{BA}^F = M_{BC}^F = -M_{CB}^F = -228 \text{ ton.m} \rightarrow \frac{wL^2}{12} = 6 \times \frac{24^2}{12}$$

$$M_{AD}^F = M_{DA}^F = M_{EB}^F = M_{BE}^F = M_{FC}^F = M_{CF}^F = 0$$

$$M_{AB} = -228 + \frac{2}{3}EI\theta_A + \frac{1}{3}EI\theta_B \quad M_{AB} = \frac{2 \times 4EI}{24}(2\theta_A + \theta_B + 0) - 228$$

$$M_{BA} = 228 + \frac{1}{3}EI\theta_A + \frac{2}{3}EI\theta_B \quad M_{BA} = \frac{2 \times 4EI}{24}(2\theta_B + \theta_C) - 228$$

$$M_{BC} = -228 + \frac{2}{3}EI\theta_B + \frac{1}{3}EI\theta_C \quad M_{BC} = \frac{2 \times 4EI}{24}(2\theta_B + \theta_C) - 228$$

$$M_{CB} = 228 + \frac{1}{3}EI\theta_B + \frac{2}{3}EI\theta_C$$

$$\theta_F = 0, \quad \theta_E = 0, \quad \theta_B = 0$$



$$m_{AD} = \frac{2}{9}EI\theta_A \quad \theta_D = 0 \quad M_{AD} = \frac{EI}{18}(2\theta_A + \overset{0}{\theta_D}) + 0$$

$$m_{DA} = \frac{1}{9}EI\theta_A \quad \theta_D = 0 \quad M_{DA} = \frac{EI}{18}(\overset{0}{2\theta_D} + \theta_A) + 0$$

$$M_{BE} = \frac{2}{9}EI\theta_B$$

$$M_{EB} = \frac{1}{9}EI\theta_B$$

$$M_{CF} = \frac{2}{9}EI\theta_C$$

$$M_{FC} = \frac{1}{9}EI\theta_C$$

معادلات تعادل گره ها

$$A \text{ گره} : M_{AD} + M_{AB} = 0 \quad 1$$

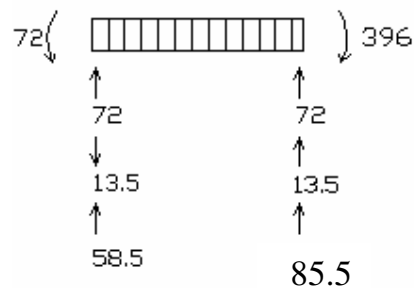
$$B \text{ گره} : M_{BA} + M_{BE} + M_{BC} = 0 \quad 2 \quad C \text{ گره} : M_{CB} + M_{CF} = 0 \quad 3$$

تعیین نیروی برشی باید بصورت کوپلی باشد که برآیند آن (V_D, V_A) درجهت مخالف لنگر باشد.

$$\text{از 1} \Rightarrow \frac{8}{9}EI\theta_A + \frac{1}{3}EI\theta_B = 288$$

$$\text{از 2} \Rightarrow \frac{1}{3}EI\theta_A + \frac{4}{9}EI\theta_B + \frac{1}{3}EI\theta_C = 0$$

$$\text{از 3} \Rightarrow \frac{1}{3}EI\theta_B + \frac{8}{9}EI\theta_C = -288$$



\Rightarrow پس از حل معادلات

$$EI\theta_A = 324, EI\theta_B, EI\theta_C = 0$$

$$\sum M^+ = 0 \Rightarrow -V_A \times L_{AD} + M_{AD} + M_{DA} = 0$$

با جایگذاری در معادلات تعادل

$$V_A = \frac{m_{AD} + m_{DA}}{l_{AD}} = \frac{72 + 36}{18} = 6$$

$$M_{AB} = -72$$

$$M_{BA} = 396$$

$$M_{BE} = 0$$

$$M_{EB} = 0$$

$$M_{BC} = -396$$

$$M_{CB} = 72$$

$$M_{AD} = 72$$

$$M_{DA} = 36 \quad M(9.95) = 58.5 \times 9.95 - \frac{6 \times 9.95^2}{2} - 92 = 213.19$$

$$M_{CF} = -72$$

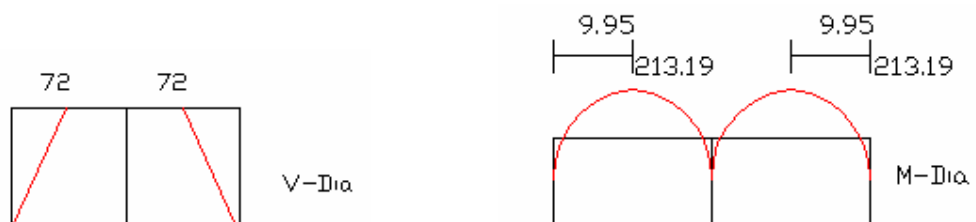
$$M_{FC} = -36$$

با استفاده از تشابه مثلث روی دیاگرام برش $X = 9.95$ بدست می آید.

مقدار $M(9.95)$ با استفاده از شکل در رابطه بالا بدست می آوریم.

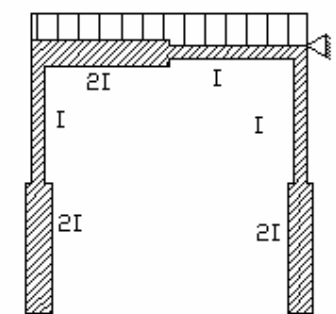
در قابهایی که شکل متقارن دارند و بارگذاری نیز متقارن است می توان شکل را به صورت ساده ای تبدیل گردد و

سپس آن را آنالیز کنیم مثلاً در این قاب چون نقطه B لنگر و برش و نیروی محوری صفر است.



مثال:

مطلوب است آنالیز سازه شکل زیر به روش شیب و اخت.

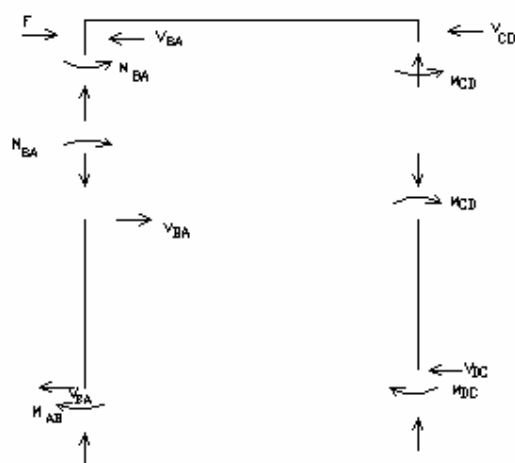
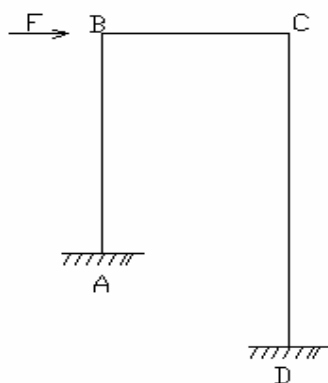


روش شیب و اخت برای قاب‌های با انتقال جانبی

1) معادلات برش:

یک سری از معادلات هستند که از نوع معادلات تعادل ولی غیر از معادلات تعادل لنگرها هستند این معادلات بایستی به گونه‌ای باشند که بتوان در آنها فقط مجهولات لنگر دو سر اعضا را وارد کرد.

تعداد درجات آزادی سازه = تعداد معادلات برش



$$\sum F_x = 0 \Rightarrow F = V_{BA} + V_{CD}$$

$$V_{BA} = -\left(\frac{m_{AB} + m_{BA}}{2_{AB}}\right)$$

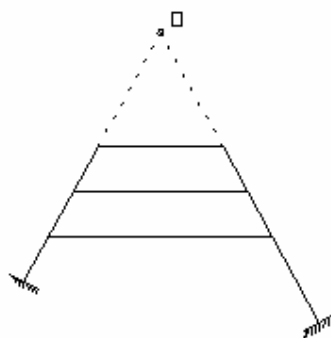
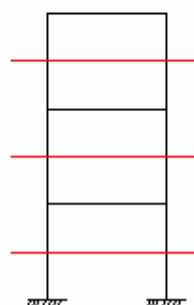
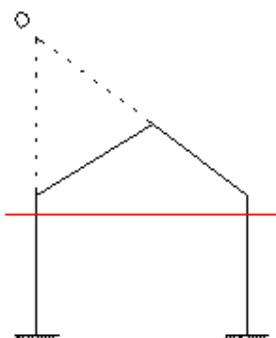
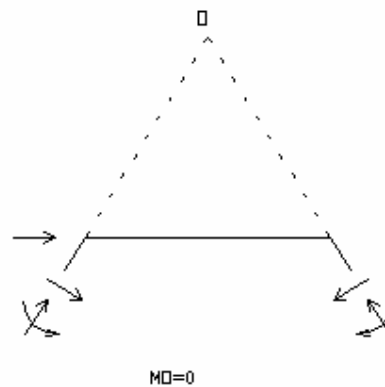
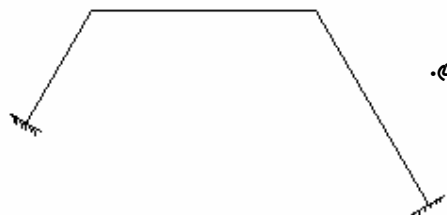
$$V_{CD} = -\left(\frac{m_{CD} + m_{DC}}{L_{CD}}\right)$$

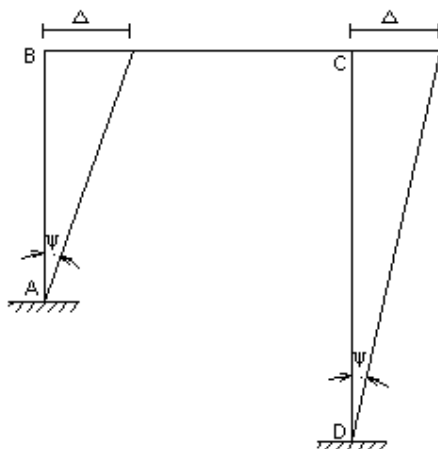
$$\sum M_D = 0 \rightarrow V_{CD} \times L + m_{CD} + m_{DC} = 0$$

$$F = -\left(\frac{m_{BA} + m_{AB}}{L_{AB}}\right) - \left(\frac{m_{CD} + m_{DC}}{L_{DC}}\right)$$

بجای m ها، مقادیر m را که از رابطه شیب افت بدست آورديم قرار می دهيم.

نسبت به o ممان می گیريم. معلومات برش بدست می آيد.





ψ را یکی بر مسب دیگری مینویسیم. 0

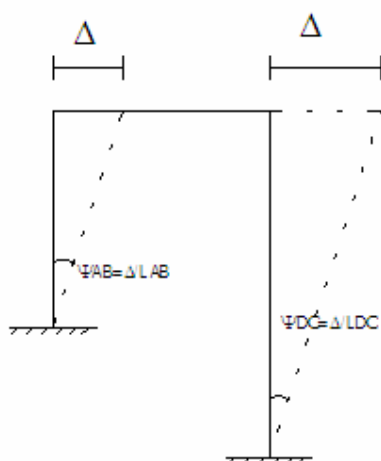
$$\psi_{AB} = \frac{\Delta}{L_{AB}} \Rightarrow \Delta = \psi_{AB} \cdot L_{AB}$$

$$\psi_{AB} = \frac{\Delta}{L_{CD}} \Rightarrow \psi_{CD} = \psi_{AB} \cdot \frac{L_{AB}}{L_{CD}}$$

$$\psi_{CD} = \psi \cdot \frac{L_{AB}}{L_{CD}}$$

تعداد درجات آزادی = تعداد ψ

$$\psi_{AB} = \frac{\Delta}{L_{AB}} = \psi \quad (1)$$



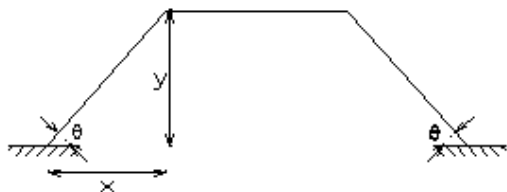
$$\psi_{DC} = \frac{\Delta}{L_{DC}} \quad (2)$$

$$\psi_{DC} = \psi \left[\frac{L_{AB}}{L_{DC}} \right] \quad \text{از 1 و 2}$$

بدست آوردن دوران وتری (ψ) بر مسب پارامترهای مشخص کننده وضعیت انتقال جانبی سازه

$$\Delta_y = \sum L \cdot \psi \cdot \cos \theta$$

$$\Delta_x = \sum L \cdot \psi \cdot \sin \theta$$



روش اول:

Δx_{ij} : تغییر مکان نسبی گره j نسبت به گره i در اثر دوران وتری عضو ij به اندازه ψ_{ij} در

جهت x

تغییر مکان نسبی گره j نسبت به گره i در جهت x در اثر دوران وتری تمام اعضاء

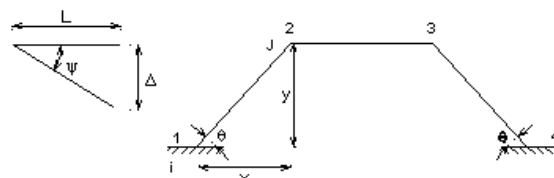
تصویرش روی محور y را بدست می آوریم $L \sin \theta$.

$$\Delta_x = \sum_{i=1}^{n-1} \psi_{i,i+1} L_{i,i+1} \sin \theta_{i,i+1}$$

تغییر مکان نسبی گره j نسبت به گره i در جهت y در اثر دوران وتری تمام اعضاء

$$\Delta_x = \sum \psi_{i,i+1} L_{i,i+1} \sin \theta$$

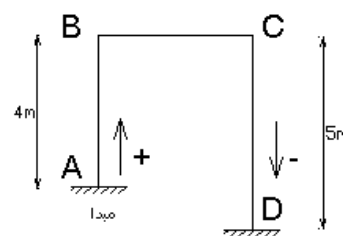
$$\Delta_y = \sum \psi_{i,i+1} L_{i,i+1} \cos \theta$$



$$\Delta_y = \sum_{i=1}^{n-1} -\psi_{i,i+1} L_{i,i+1} \cos \theta_{i,i+1}$$

مجموع حاصلضرب ها در تصویر اضلاع در روی محور y ها $\Delta_x =$

مجموع حاصلضرب ها در تصویر اضلاع در روی محور x ها $\Delta_y =$



$$\Delta_x D/A = 0 \quad L_{AB} \psi_{AB} - L_{CD} \psi_{CD} = 0 \Rightarrow \psi_{AB} = \frac{L_{CD}}{L_{AB}} \psi_{CD}$$

$$\Delta_y D/A = 0 \quad L_{BC} \psi_{BC} = 0 \Rightarrow \psi_{BC} = 0$$

از این روش نیز میتوان استفاده نمود:

$$\Delta x_{D/A} = 0 \Rightarrow \psi_{AB} \cdot L_{AB} - \psi_{CD} \cdot L_{CD} = 0 \Rightarrow \psi_{AB} = \frac{L_{CD}}{L_{AB}}$$

$$\Delta x_{D/A} = 0 \Rightarrow (4-0)\psi_{AB} + (4-4)\psi_{BC} + (4-5)\psi_{CD} = 0 \Rightarrow 4\psi_{AB} - \psi_{CD} = 0$$

$$\Delta y_{D/A} = 0 \Rightarrow \psi_{BC} \cdot L_{BC} = 0 \Rightarrow \psi_{BC} = 0$$

یا:

$$\Delta y_{D/A} = 0 \Rightarrow (4-0)\psi_{BC} = 0 \Rightarrow \psi_{BC} = 0$$

$$\psi_{AB} = \psi$$

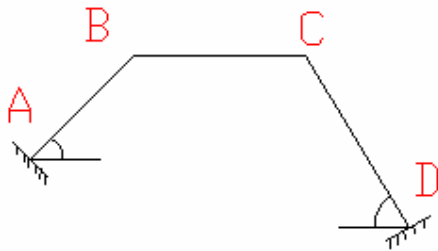
$$\Delta x_{D/A=0} \Rightarrow \psi_{AB} \cdot L_{AB} \cdot \sin \theta_1 - \psi_{CD} \cdot L_{CD} \cdot \sin \theta_2 = 0 \Rightarrow \psi_{AB} = \psi_{CD} \cdot \frac{L_{CD} \cdot \sin \theta_2}{L_{AB} \cdot \sin \theta_1}$$

$$\Delta y_{D/A} = 0 \Rightarrow \psi_{AB} \cdot L_{AB} \cdot \cos \theta_1 + \psi_{BC} \cdot L_{BC} + \psi_{CD} \cdot L_{CD} \cdot \cos \theta_1 = 0$$

در جزوه $\psi_{AB} = \psi$ در نظر گرفته شده است.

$$\Rightarrow \psi_1 \cdot \frac{L_{CD}}{L_{AB}} \cdot \frac{\sin \theta_2}{\sin \theta_1} \cdot L_{AB} \cdot \cos \theta_1 + \psi_{BC} \cdot L_{BC} + \psi_1 \cdot L_{CD} \cdot \cos \theta_1 = 0$$

$\psi_{AB} = \psi^{**}$ با فرض



$$\Delta_x D/A = \psi L_{AB} \sin \theta_1 - \psi_{CD} L_{CD} \sin \theta_2 = 0$$

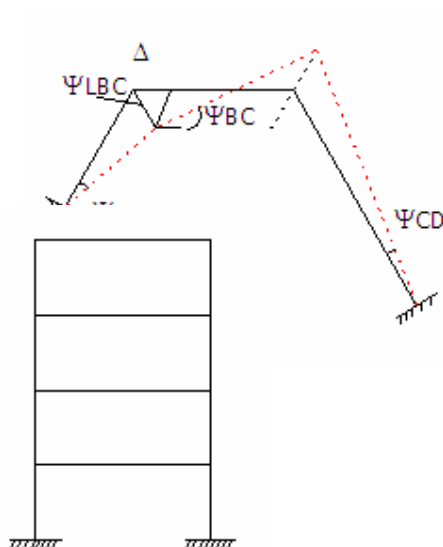
$$\Rightarrow \psi_{CD} = \frac{L_{AB} \sin \theta_1}{L_{CD} \sin \theta_2} \psi$$

$$\Delta_y D/A = 0 \Rightarrow \psi L_{AB} \cos \theta_1 + \psi_{BC} L_{BC} + \psi_{CD} L_{CD} \cos \theta_2 = 0$$

$$\Rightarrow \psi_{BC} = \psi \text{ ضریب}$$

پس از جایگذاری

روش دوم: (روش طامونی روش گرافیکی است)



$$\Delta = \psi L_{AB} \cos(\pi/2 - \theta_1) \Rightarrow$$

$$\Delta = \psi L_{AB} \sin \theta_1$$

$$\Delta = \psi_{CD} L_{CD} \sin \theta_2$$

$$\psi L_{AB} \sin \theta_1 = \psi_{CD} L_{CD} \sin \theta_2$$

$$\psi_{CD} = \frac{L_{AB} \sin \theta_1}{L_{CD} \sin \theta_2} \psi$$

$$\psi_{BC} = \frac{x_1 + x_2}{L_{BC}} = \frac{\psi L_{AB} \cos \theta_1 + \psi_{CD} L_{CD} \cos \theta_2}{L_{BC}}$$

روش اول:

تعداد اعضاء $m =$

تعداد جفت نقاطی که وضعیت جابجایی نسبی

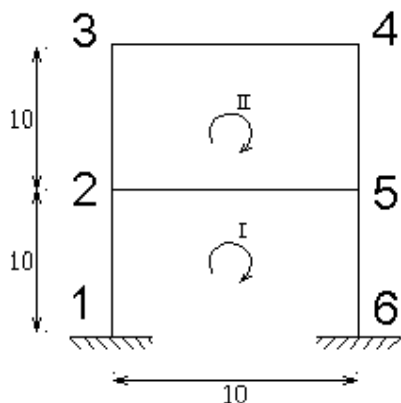
آنها مشخص است را در نظریه گیریم و فرض

می کنیم در این نقاط n معادله حاصل شود.

$$n \geq m$$

نهایتاً بعد از حذف تعدادی معادلات باید به معادله ای برسیم که m دوران و تری اعضاء را بر حسب پارامترهای مشخص کننده انتقال جانبی به ما بدهد.

مثال:



$$\Delta y_{(1-6)} = 0$$

$$10\psi_{(2-5)} = 0 \Rightarrow \psi_{25} = 0$$

1- ملقه ها باید از یک نقطه شروع شده و به یک نقطه ختم شوند

2- ملقه ها باید از تکیه گاه به تکیه گاه نوشته شوند.

ملقه I:

$$\Delta x_{(1-6)} = 0 \Rightarrow 10\psi_{12} - 10\psi_{56} = 0 \Rightarrow \psi_{12} = \psi_{56} = \psi_1$$

$$\Delta y_{(1-6)} = 0 \Rightarrow 10\psi_{25} = 0 \Rightarrow \psi_{25} = 0$$

ملقه II:

$$\Delta x_{(2-3)} = 0 \Rightarrow 10\psi_{23} - 10\psi_{45} = 0 \Rightarrow \psi_{23} = \psi_{45} = \psi_2$$

$$\Delta y_{(2-3)} = 0 \Rightarrow 10\psi_{34} - 10\psi_{25} = 0 \Rightarrow \psi_{34} = \psi_{25} = 0$$

-به دو ملقه تقسیم میکنیم.

-همیشه مسیر رفت مثبت و مسیر برگشت منفی می شود.

- ملقه اول را باید ابتدا بدست آوریم برای ملقه دوم می توانیم داخل ملقه را در نظر بگیریم یا به طور کلی در نظر بگیریم.

روش دیگر (بطور کلی بگیریم):

$$\Delta x = 0 \Rightarrow 10\psi_{12} + 10\psi_{23} - 10\psi_{45} - 10\psi_{56} = 0 \Rightarrow \psi_{23} = \psi_{45}$$

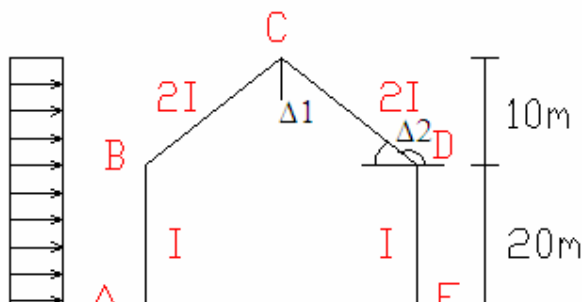
$$\Delta y = 0 \Rightarrow 10\psi_{34} - 10\psi_{52} = 0 \Rightarrow \psi_{34} = \psi_{52} = 0$$

به ازای درجات آزادی باید ψ داشته باشیم، در این مثال دو درجه آزادی داریم و ψ_1 و ψ_2 بدست آمده است.

دستورالعمل آنالیز سازه با انتقال جانبی به روش شیب و افت

- 1) درجه آزادی انتقال جانبی سازه را مشخص کنید.
- 2) دوران و تری کلیه اعضاء را بر مسب پارامترهای مشخص کننده وضعیت انتقال جانبی بنویسید.
- 3) لنگرهای گیرداری تمام اعضاء را مساب کنید.
- 4) برای تمام اعضاء معادلات شیب و افت را بنویسید.
- 5) معادلات تعادل لنگر را برای گره‌های سازه را بنویسید.
- 6) معادلات برش را تشکیل دهید.
- 7) در معادلات 5, 6 از معادلات 4 جایگزین کنید.
- 8) دستگاه معادله مرحله 7 را تکرار کنید. (θ ها و ψ ها)
- 9) معادلات θ ها و ψ ها را در معادلات 4 قرار دهید و لنگرهای انتهایی را محاسبه کنید.
- 10) نمودار لنگر فمشی و نیروی برشی را رسم کنید و نمودار شکل تغییر فرم یافته را بکشید.

مثال:



در سازه شکل زیر مطلوب است.

- 1) تعیین درجه آزادی
- 2) تعیین ψ ها یا دوران و تری

روش اول:

(1) = 2 درجه آزادی

$$(2): \begin{cases} \Delta x_{AE} = 0 \\ \Delta y_{AE} = 0 \end{cases} \Rightarrow \begin{cases} 20\psi_{AB} + 10\psi_{BC} - 10\psi_{CD} - 20\psi_{DE} = 0 \\ 0 + 20\psi_{BC} + 20\psi_{CD} + 0 = 0 \end{cases}$$

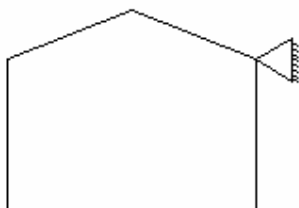
$$\begin{cases} 2\psi_{AB} + \psi_{BC} - \psi_{CD} - 2\psi_{DE} = 0 \\ \psi_{BC} = -\psi_{CD} \end{cases} \Rightarrow \begin{cases} 2\psi_{AB} - 2\psi_{CD} - 2\psi_{DE} = 0 \\ -\psi_{AB} + \psi_{CD} + \psi_{DE} = 0 \end{cases}$$

$$\psi_{DE} = \psi_1$$

$$\psi_{CD} = \psi_2 \Rightarrow \psi_{AB} = \psi_1 + \psi_2$$

$$\psi_{BC} = -\psi_2$$

روش دوم:



$$\psi_{AB} = \frac{A'B'}{L_{AB}} = \frac{2\Delta_1 \tan \alpha}{L_{AB}} = -\frac{\Delta_1}{L_{AB}} = \frac{\Delta_1}{20}$$

$$\psi_{BC} = \frac{B'C'}{L_{BC}} = \frac{\Delta_1}{\cos \alpha L_{BC}} = -\psi_2$$

$$\psi_{DE} = \frac{D'E'}{L_{DE}} = \psi_1$$

$$\frac{x}{\Delta_1} = \tan \alpha$$

$$x = \Delta_1 \tan \alpha \quad \psi_{CD} = \frac{C'D'}{L_{CD}} = \frac{-\Delta_1}{\cos \alpha L_{CD}}$$

(3) لنگرگیری

نکته: برای بارهای غیر عمود بر عضو

$$\frac{wL \cos \alpha}{L / \cos \alpha} = w \cos^2 \alpha \quad M^F = \frac{w \cos^2 \alpha \times \frac{L^2}{\cos^2 \alpha}}{12} \Rightarrow M^F = \frac{wL^2}{12}$$

یعنی لازم به تصویر نیست و فقط لازم است که L در جهت عمود بر جهت W را در نظر بگیریم.

استفاده از معادلات شیب افت در مناسبه شیب و ذفیره سازه

$$M_{AB}^F = -20T.m, \quad M_{BA}^F = 20T.m, \quad M_{BC}^F = -5T.m, \quad M_{CB}^F = 5T.m$$

$$M_{CD}^F = M_{DC}^F = M_{DE}^F = M_{ED}^F = 0$$

$$M_{AB} = \frac{2EI}{L}(\theta_B - 3C\psi_1 - \psi_2) - 20 =$$

$$\frac{EI}{10}\theta_B - \frac{6EI}{20}\psi_1 - \frac{6}{20}EI\psi_2 - 20 = 0.1EI\theta_B - 0.3\psi_1 - 0.3\psi_2 - 20$$

$$M_{BA} = \frac{2EI}{L}(2\theta_B - 3C\psi_1 - \psi_2) + 20 =$$

$$\frac{EI}{5}\theta_B - \frac{6EI}{20}\psi_1 - \frac{6EI}{20}\psi_2 + 20 = 0.2\theta_B - 0.3\psi_1 - 0.3EI\psi_2 + 20$$

$$M_{BC} = \frac{4EI}{L}(2\theta_B + \theta_C + 3\psi_2) - 5 = 0.8EI\theta_B + 0.4EI\theta_C + 1.2EI - 5$$

تامل L

$$M_{CB} = \frac{4EI}{L}(2\theta_C + \theta_B + 3\psi_2) + 5 = 0.4EI\theta_B + 0.8EI\theta_C + 1.2EI\psi_1 + 5$$

$$M_{CD} = \frac{4EI}{L}(2\theta_C + \theta_D - 3\psi_2) = 0.8EI\theta_C + 0.4EI\theta_D - 1.2\psi_2EI$$

$$M_{DC} = \frac{4EI}{L}(2\theta_D + \theta_C - 3\psi_2) = 0.4EI\theta_C + 0.8EI\theta_D - 1.2\psi_2EI$$

$$M_{DE} = \frac{2EI}{L}(2\theta_D + \theta_E - 3\psi_2) = 0.2EI\theta_D + 0.1EI\theta_C - \frac{6EI}{20}\psi_2, \quad \theta_C = 0$$

$$M_{ED} = \frac{2EI}{L}(2\theta_E + \theta_D - 3\psi_2) = 0.1EI\theta_D - \frac{6EI}{20}\psi_2$$

معادلات تعادل گرهها را می نویسیم.

$$m_{BA} + M_{BC} = 0 \Rightarrow EI\theta_B + 0.4EI\theta_C + 0.9EI\psi_1 - 0.3EI\psi_2 + 15 = 0$$

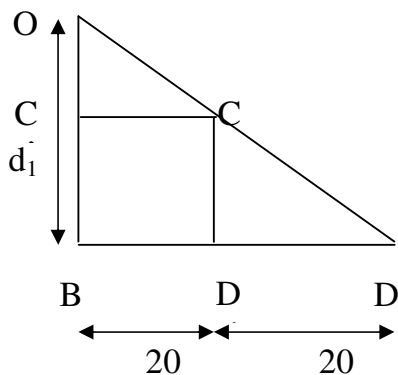
$$M_{CB} + M_{CD} = 0 \Rightarrow 0.4EI\theta_B + 1.6EI\theta_C + 0.4EI\psi_D + 5 = 0$$

$$M_{DC} + M_{DE} = 0 \Rightarrow 0.4EI\theta_C + EI\theta_D - 1.2EI\psi_1 - 1.2EI\psi_1 - 0.3EI\psi_2 = 0$$

معادلات برش:

$$\sum M_O = 0 \Rightarrow M_{BA} + M_{CD} + V_{BA}d_1 - V_{CD}d_2 + 6d_1/2 = 0$$

$$\sum M_{O'} = 0 \Rightarrow M_{CB} + M_{DE} + V_{CB}d_1 - V_{DE}d_2 = 0$$



از تشابه دو مثلث OBD و O'CD خواهیم داشت:

$$\frac{OB}{BD} = \frac{CD'}{DD'} \Rightarrow \frac{d_1}{40} = \frac{10}{20} \Rightarrow OB = 20 = d_1 = d_2$$

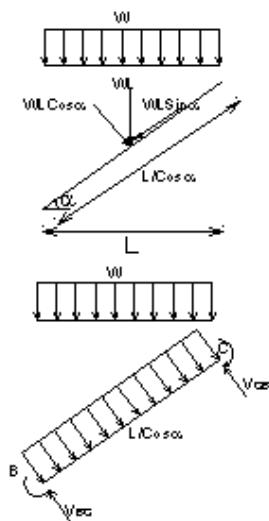
که در آنها $V_{BA}, V_{CD}, V_{CB}, V_{DE}$ برابر است با:

$$V_{BA} = \frac{M_{AB} + M_{BA}}{L_{AB}} + \frac{(20 \times 0.6)}{2}$$

$$V_{CD} = -\left(\frac{M_{CD} + M_{DC}}{L_{CD}}\right) = 22.36$$

$$V_{CB} = -\left(\frac{M_{BC} + M_{CB}}{L_{CD}}\right) + \frac{(10 \times 0.6 \times \sin \theta_1)}{2}$$

$$V_{DE} = \left(\frac{M_{DE} + M_{ED}}{L_{CD}}\right) = 20$$



جایگذاری برشها در معادلات برش و قرار دادن مقادیر لنگرها بر حسب θ دو معادله دیگر از معادلات برش بر

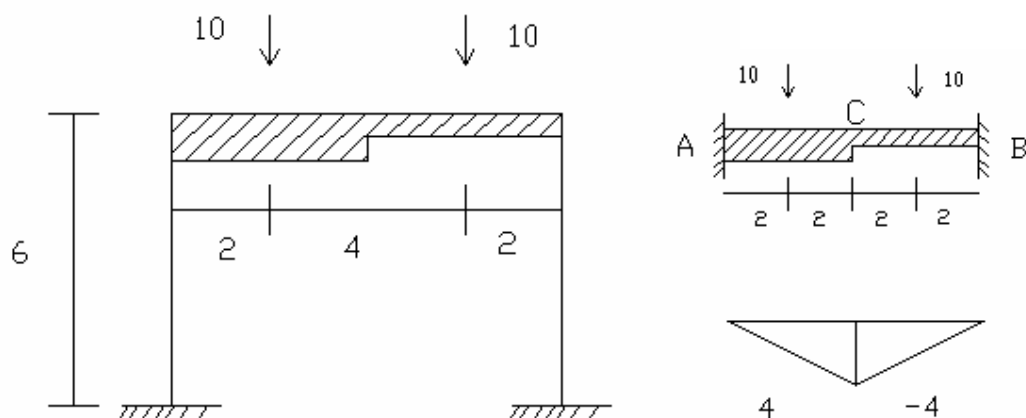
حسب θ ها بدست میآید که با مل سه معادله قبلی و این دو معادله (5 معادله و پنج مجهول) مقادیر θ ها و

لنگرها بدست می آیند.



مثال:

با استفاده از روش و روابط شیب و افت مقدار m_{AB}^F , C_{AB} , S_{AB} را بدست آورید.



سازه یک درجه آزادی دارد یعنی می تواند فقط بالا و پایین شود.

لنگرهای گیرداری:

$$M_{AC}^F = M_{CB}^F = -5T.m$$

$$M_{CA}^F = M_{BC}^F = 5T.m$$

معادلات شیب و افت

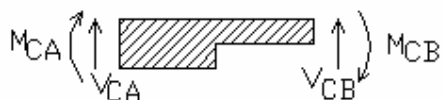
$$M_{AC} = -5 + \frac{4EI}{4}(0 + \theta_C - 3\psi)$$

$$M_{CA} = 5 + \frac{4EI}{4}(2\theta_C - 3\psi)$$

$$M_{CB} = -5 + \frac{2EI}{4}(2\theta_C + 3\psi)$$

$$M_{BC} = 5 + \frac{2EI}{4}(\theta_C + 3\psi)$$

معادلات تعادل:



$$M_{CA} + M_{CB} = 0 \Rightarrow 3EI\theta_C - 1.5EI\psi = 0 \quad I$$

$$V_{CA} + V_{CB} = 0 \Rightarrow$$

$$-0.395EI\theta_C - 2.25EI\psi = -10 \quad II$$

$$\begin{cases} V_{CA} = \frac{M_{CA} + M_{AC}}{4} + 5 \\ V_{CB} = 5 - \frac{M_{CB} + M_{BC}}{4} \end{cases}$$

ب) $I, II \Rightarrow$

$$EI\theta_C = -2.951$$

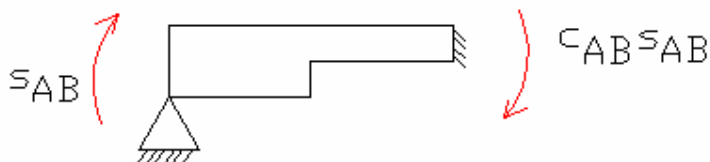
$$EI\psi = 4.103 \Rightarrow M_{AB}^F = -19.35$$

برای بدست آوردن باید سازه زیر را تحلیل کنیم.

$$S_{ij} = \frac{4EI}{L}(2\theta_i + \theta_j - 3\psi_{ij})$$

$$S_{AC} = \frac{4EI}{4}(2 + \theta_C - 3\psi)$$

$$M_{CA} = \frac{4EI}{4}(1 + 2\theta_C - 3\psi)$$



$$M_{CB} = \frac{2EI}{4}(2\theta_C + 3\psi)$$

$$M_{CB} = \frac{2EI}{4}(\theta_C + 3\psi)$$

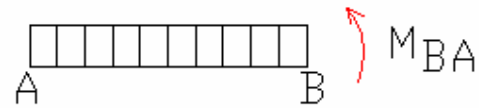
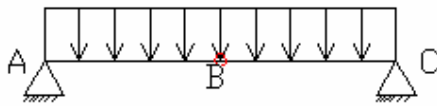
$$EI + 3EI\theta_C - 15EI\psi = 0$$

$$0.95EI + 0.395EI\theta_C - 2.25EI\psi = 0$$

$$EI\theta_C = -0.182EI, \quad EI\psi = 0.303EI$$

$$\Rightarrow S_{AB} = 0.909EI, \quad C_{AB}S_{AB} = 0.364 \rightarrow C_{AB} = 0.4$$

استفاده از معادله شیب افت در محاسبه شیب و فیزسازه



$$\theta_B = 0$$

$$= 0 \quad M_B = \frac{wL^2}{8}$$

$$M_{BA} = -\frac{wL^2}{8}$$

$$M_{BA} = M_{BA}^F + \frac{2EI}{L/2} (2\theta_B + \theta_A - 3\psi_{AB})$$

$$M_{BA} = \frac{wL^2}{48} + \frac{4EI}{L} \theta_A - \frac{12EI}{L} \psi_{AB}$$

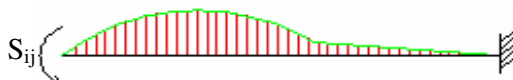
$$0 = M_{AB} = -\frac{wL^2}{48} + \frac{2EI}{L} \theta_A - \frac{12EI}{L} \psi_{AB}$$

$$\psi_{AB} = \frac{\Delta_B - \Delta_A}{L/2} \quad \Delta_B = \frac{SWL^4}{384EI}$$

روش توزیع لنگر

مقدمات

1-سفتی دورانی:



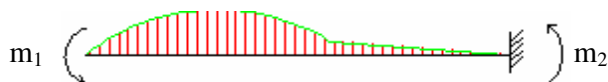
لنگر لازم جهت ایجاد دوران و امد در گره آزاد .

برای اعضای غیر منشوری از جدول یا از مقاسبات بدست می آید.

$$S_{ij}=S_{ji}= \frac{4EI}{L}$$

برای مقطع منشوری مساوی است با :

2- ضریب انتقال لنگر



$$C_{ij}=C_{ji}= \frac{1}{2}$$

در اعضا منشوری:

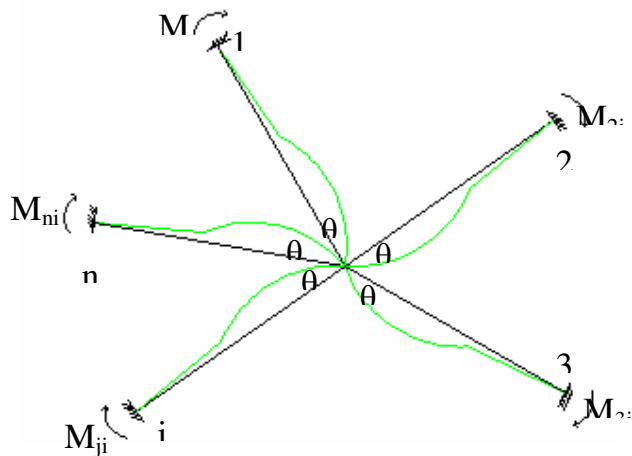
$$C_{ji} \neq C_{ij}$$

در غیر منشوری:

$$\frac{m_2}{m_1} = C_{ij}$$

3- سختی نسبی

برای اینکه نخواهیم در هر عضو $\frac{4EI}{L}$ را (مماسه کنیم) (به علت وقت گیر بودن) اگر $K = \frac{I}{L}$ را نیز مساب کنیم کافی است.



4- ضرایب توزیع لنگر

$$M_{i1} = S_{i1} \theta$$

$$M_{i2} = S_{i2} \theta$$

$$M_{i3} = S_{i3} \theta$$

$$\theta = \frac{M_1}{\sum_{i=1}^n S_{ij}}$$

$$D_{ij}^F = \frac{S_{ij}}{\sum_{i=1}^n S_{ij}}$$

برای مفاصل تکیه گاهی انتهای $D.F=1$ و برای تکیه گاهای گیردار $D.F=0$ میباشد.

گام به گام روش توزیع لنگر.

1- لنگرهای گیرداری را محاسبه کنید.

$$FEM = \frac{Pab^2}{L^2}$$

$$FEM = \frac{WL^2}{12}$$

2- لنگرهای نامتعادل هر گره را محاسبه کنید. (FEM)

3- لنگرهای متعادل کننده هر گره را محاسب کنید. (BAL)

4- لنگرهای انتقال یافته به گره های دوران یافته را محاسب کنید. (C.O)

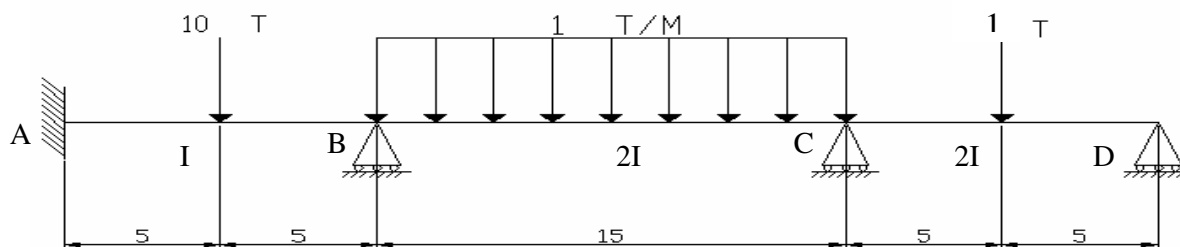
5- لنگرهای نامتعادل ناشی از لنگرهای انتقال یافته را محاسب کنید.

6- به مرحله 3 بروید و این سیکل را تا آنجا ادامه دهید که مقادیر لنگرهای متعادل کننده کوچک شود.

7- مقادیر لنگرهای انتهای در مراحل مختلف را با هم جمع کنید

مثال:

مطلوب است محاسبه لنگرهای تکیه گاهی تیر شکل زیر به روش توزیع لنگر.



joint •	A •	B •		C •		D •
member •	AB •	BA •	BC •	CB •	CD •	DC •
سفتی نسبی •	I/10 •	I/10 •	I/5 •	I/5 •	I/5 •	I/5 •
D.F •	0 •	1/3 •	2/3 •	1/2 •	1/2 •	1 •
FEM •	-12.5 •	12.5 •	18.7 •	18.75 •	18.7 •	18.75 •
BAL •	0 •	2.08 •	5 •	0 •	5 •	-18.75 •
			4.17 •		0 •	
C.O •	1.04 •	0 •	0 •	2.08 •	-9.37 •	0 •
BA •	0 •	0 •	0 •	3.64 •	3.64 •	0 •
C.O •	0 •	0 •	1.82 •	0 •	0 •	1.82 •
BA •	0 •	-0.6 •	-1.21 •	0 •	0 •	-1.82 •
C.O •	-0.3 •	0 •	0 •	-0.6 •	-0.9 •	0 •
BA •	0 •	0 •	0 •	0.75 •	0.75 •	0 •
$\Sigma = M$ •	- •		- •		- •	
	11.7 •	13.98 •	13.9 •	24.63 •	24.6 •	0 •
	6 •		8 •		3 •	
$(M_{ij} - M_{ij}^F)$	0.74 •	1.48 •	4.77 •	5.86 •	-5.86 •	-18.75 •
$\frac{\Delta}{2} = (M_{ji} - M_{ji}^F)$ •	0.39 •	0.74 •	2.39 •	2.93 •	-2.93 •	-9.38 •
	0 •	1.11 •	1.84 •	3.47 •	3.52 •	-15.82 •
$EI\theta$	0 •	11.1 •	9.2 •	17.35 •	17.6 •	-79.1 •

کنترل روش توزیع لنگر

1- لنگرهای راست و چپ هر گره مساوی وبا علامت مخالف

-2

$$\frac{3EI\theta_i}{L} = (M_{ij} - M_{ij}^F) - 0.5(M_{ji} - M_{ji}^F)$$

$$\frac{3EI\theta_j}{L} = (M_{ji} - M_{ji}^F) - 0.5(M_{ij} - M_{ij}^F)$$

** اگر گفته شد منمنی تغییر فرم سازه را بدست آورید باید θ را نیز بدست آوریم که از آنها برای کنترل تیر

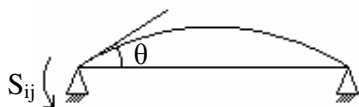
میتوان استفاده کرد.

** در صورتی که در مسئله گفته شده باشد باید مسئله را کنترل کرد در غیر این صورت لازم نیست کنترل

شود.

سفتی اصلاح شده (کاهش یافته)

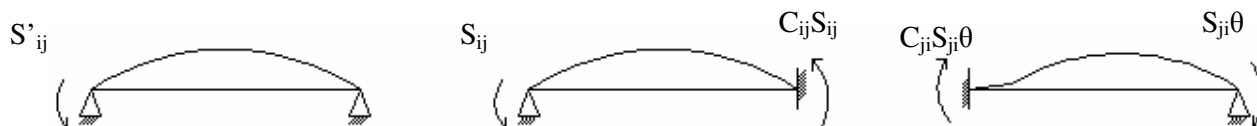
برای یک عضو که در یک انتهای آن مفصل داشته باشیم سفتی اصلاح شده بصورت زیر تعریف میشود



S_{ij} لنگر لازم جهت دوران عضو به اندازه واحد در انتهای نزدیک در این حالت $C'_{ij} = 0$

برای اعضا منشوری $S_{ij} = \frac{3EI}{4L}$ و برای اعضا غیر منشوری (در حالت کلی)

$$S'_{ij} = (1 - C_{ij}C_{ji})S_{ij}$$

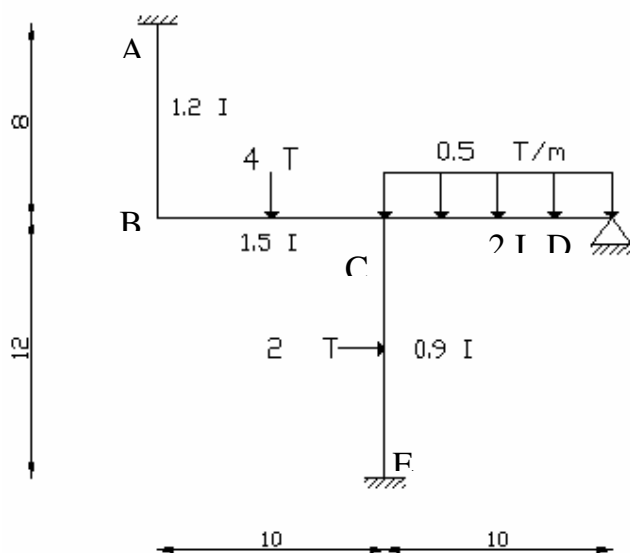


مثال:

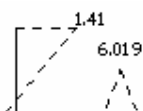
مطلوب است ترسیم S-D , M-dia به روش توزیع لنگر.

برای دهانه CD از سفتی کاهش یافته استفاده شود.

$$s'_{CD} = \frac{3}{4} \times \frac{2I}{10} = 0.15I$$

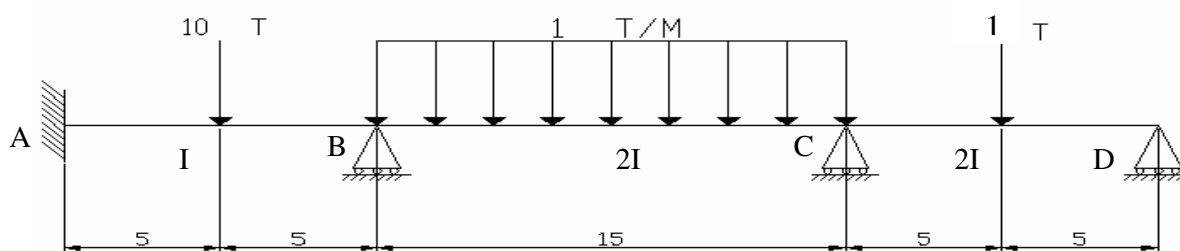


Joint •	A •	B •		C •			D •	E •
Member •	AB •	BA •	BC •	CB •	CD •	CE •	DC •	EC •
S'ۛS •	0.15I •	0.15I •	0.15I •	0.15I •	0.15I •	0.075I •	0.15I •	0.075I •
D.F •	0 •	0.5 •	0.5 •	0.4 •	0.4 •	0.2 •	1 •	0 •
FEM •	0 •	0 •	-5 •	5 •	- •	3 •	4.167 •	-3 •
BA •	0 •	2.5 •	2.5 •	-1.53 •	4.167 •	-0.77 •	- •	0 •
					-1.53 •		4.167 •	
CO •	1.25 •	0 •	-0.76 •	1.25 •	-2.08 •	0 •	0 •	-0.38 •
BA •	0 •	0.38 •	0.38 •	0.33 •	0.33 •	0.167 •	0 •	0 •
CO •	0.19 •	0 •	0.16 •	0.19 •	0 •	0 •	0 •	0.083 •
BA •	0 •	-0.08 •	-0.08 •	-0.08 •	-0.08 •	-0.04 •	0 •	0 •
CO •	- •	0 •	- •	-0.04 •	0 •	0 •	0 •	-0.02 •
BA •	0.04 •	0.02 •	0.040 •	0.016 •	0.016 •	0.008 •	0 •	0 •
	0 •		0.02 •					
M •	1.41 •	2.78 •	-2.78 •	5.14 •	-7.51 •	2.37 •	0 •	-3.28 •
EI0 •	0 •	28.13 •	28.13 •	- •	- •	-12.65 •	- •	0 •
				12.65 •	12.65 •		24.95 •	



مثال:

مطلوب است مماسبه لنگر های تکیه گاهی تیر شکل زیر به روش توزیع لنگر برای دهانه CD از سفتی کاهش یافته استفاده کنید.

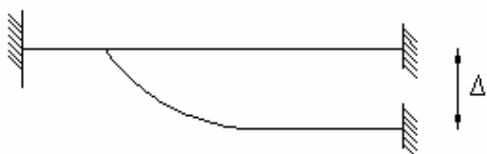


$$s'_{CD} = \frac{3}{4} \times \frac{2I}{10} = 0.15I$$

joint •	A •	B •		C •		D •
member •	AB •	BA •	BC •	CB •	CD •	DC •
سفتی نسبی •	I/10 •	I/10 •	I/5 •	I/5 •	6I/40 •	6I/40 •
D.F •	0 •	1/3 •	2/3 •	0.57 •	0.43 •	1 •
FEM •	- •	12.5 •	- •	18.75 •	- •	18.75 •
BAL •	12.5 •	2.08 •	18.7 •	0 •	18.7 •	- •
	0 •		5 •		5 •	18.75 •
			4.17 •		0 •	

BA •	1.04 •	0 •	0 •	2.08 •	-9.37 •	0 •
BA •	0 •	0 •	0 •	4.15 •	3.13 •	0 •
C.O •	0 •	0 •	2.08 •	0 •	0 •	0 •
BA •	0 •	-0.69 •	- •	0 •	0 •	0 •
			1.39			
C.O •	- •	0 •	0 •	-0.7 •	0 •	0 •
BA •	0.34 •	0 •	0 •	0.4 •	0.3 •	0 •
	0 •					
Σ =M •	- •	13.89 •	- •	24.68 •	- •	0 •
	11.8		13.8		24.6	
			9		8	

آنالیز سازه تحت اثر نشست تکیه گاهی به روش توزیع لنگر



$$m_{ij} = m_{ij}^F + \frac{2EI}{L}(2\theta_i + \theta_j - 3\Psi)$$



$$m_{ij}^F = \frac{2EI}{L}\left(\frac{3\Delta}{L}\right)$$

لنگرهای انتهایی در اثر نشست در تکیه گاه ز

$$m_{ij}^F = \frac{-6EI\Delta}{L^2} = \frac{-6EI\Psi}{L}$$

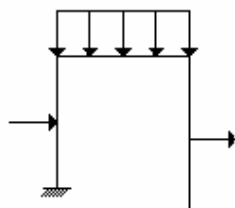
$$m_{ji}^F = \frac{-6EI\Delta}{L^2}$$

لنگرهای انتهایی در اثر دوران در نقطه i

$$m_{ij}^F = \frac{4EI\theta}{L}$$

$$m_{ji}^F = \frac{2EI\theta}{L}$$

آنالیز سازه های با انتقال جانبی به روش توزیع لنگر



الف- سازه با یک درجه آزادی انتقال جانبی

1- با تعبیه یک مؤلفه تکیه گاهی سازه را به سازه بدون انتقال جانبی تبدیل کنید.

2- سازه شماره (0) را تحت اثر بارهای خارجی آنالیز کنید

3- مقدار عکس العمل تکیه گاهی اضافه شده را مناسبه کنید.

4- بار خارجی را از روی سازه (0) برداشته و در محل و جهت عکس العمل اضافه شده یک نشست معلوم به سازه اضافه کنید این سازه را سازه شماره (1) می نامیم سازه شماره (1) را آنالیز کنید.

5- عکس العمل تکیه گاه اضافه را مناسب کنید .

6- مقدار B را از رابطه $B = -\frac{R_0}{R_1}$ بدست آورید.

7- سازه (0) + سازه (1) $\times B$ = سازه اصلی

ب- آنالیز سازه با n درجه آزادی انتقال جانبی

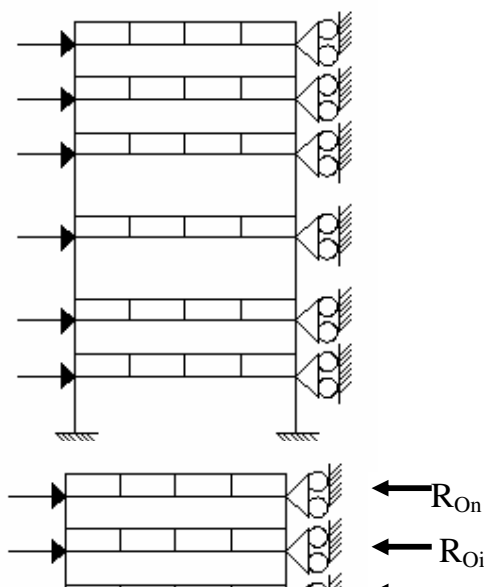
1- با اضافه کردن n تکیه گاه سازه را به سازه بدون انتقال جانبی سازه (0) تبدیل کنید.

2- سازه 0 را تحت اثر بارهای خارجی آنالیز کنید

3- عکس العمل تکیه گاه های اضافه شده را مناسب کنید

4- بار خارجی را روی سازه برداشته و در محل تکیه گاه شماره i R_{0i} یک مقدار معین تغییر مکان ایجاد کنید سازه را تحت اثر این تغییر مکان آنالیز کنید

5- عکس العمل سازه را مناسب کنید



6-- دستگاه معادلات زیر را حل کنید

$$\left\{ \begin{array}{l} R_1 + \alpha_1 R_{11} + \alpha_2 R_{21} + \dots + \alpha_i R_{i1} + \dots + \alpha_n R_{n1} = 0 \\ R_{02} + \alpha_1 R_{12} + \alpha_2 R_{22} + \dots + \alpha_i R_{i2} + \dots + \alpha_n R_{n2} = 0. \\ \cdot \\ \cdot \\ R_{0i} + \alpha_1 R_{1i} + \alpha_2 R_{2i} + \dots + \alpha_i R_{ii} + \dots + \alpha_n R_{ni} = 0 \\ \cdot \\ \cdot \\ R_{0n} + \alpha_1 R_{1n} + \alpha_2 R_{2n} + \dots + \alpha_i R_{in} + \dots + \alpha_n R_{nn} = 0 \end{array} \right.$$

7- جواب نهایی را از رابطه زیر بدست آورید

$$\text{سازه}(n) = \alpha_n + \dots + \alpha_i \text{سازه}(i) + \dots + \alpha_1 \text{سازه}(1) + \alpha_0 \text{سازه}(0) = \text{اصلی}$$

تملیل قابهای متقارن

شرط اول این است که قود سازه از نظر هندسی متقارن باشد

سازه متقارن:

بارگذاری سازه هم متقارن است

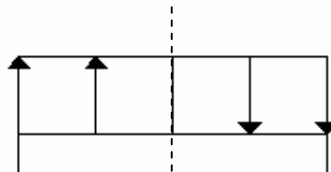
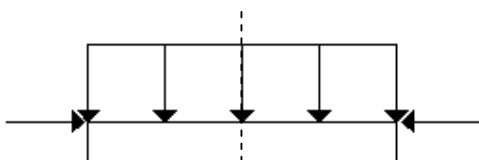
برای کلیه قابهای متقارن. نیروی برشی (V_c) و شیب منحنی تغییر شکل سازه (θ_c) در محل محور تقارن مساوی صفر است.

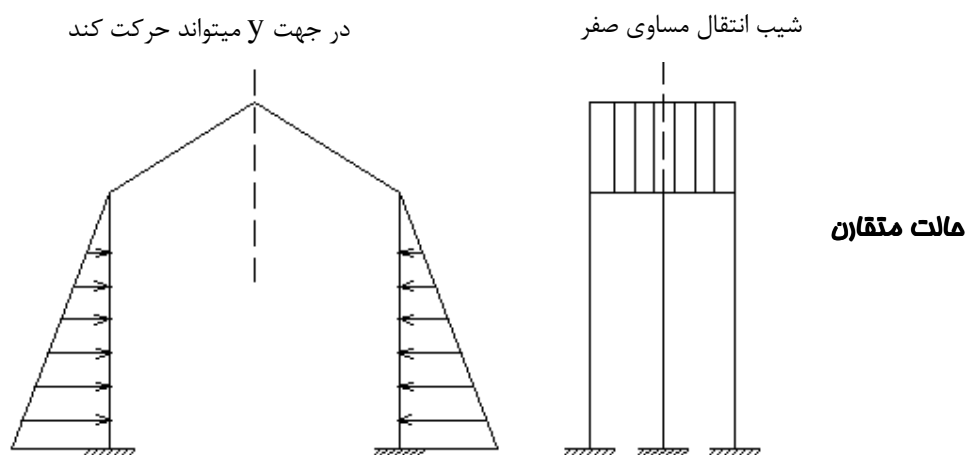
بار گذاری

سازه ضد متقارن:

یک بار گذاری متقارن که علامت بارهای یک طرف تقارن عوض شود تبدیل به بار گذاری ضد متقارن میشود.

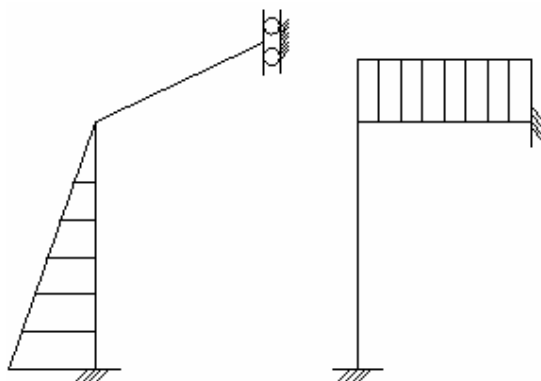
برای کلیه قابهای ضد متقارن. نیروی محوری P و لنگر خمشی M و همچنین تغییر شکل سازه در محل محور تقارن مساوی با صفر میباشد.





حالت اول:

همچدامیک از اعضا در دو طرف محور تقارن قرار ندارند در این حالت کافی است که نصف سازه آنالیز شود ولی باید شرایط انتهایی اعضا رسیده به محور تقارن را تصمیع کرد. نقاط انتهایی اعضایی که به محور تقارن ختم میشوند بایستی در مقابل دوران و حرکت انتقالی عمود بر محور تقارن قطع شوند (طبق سازه اصلی) به عنوان مثال دو سازه قبل به صورت زیر در می آید



متقارن، انتهای عضو به محور تقارن ختم شده است. بارگذاری نیز متقارن می باشد.

حالت دوم:

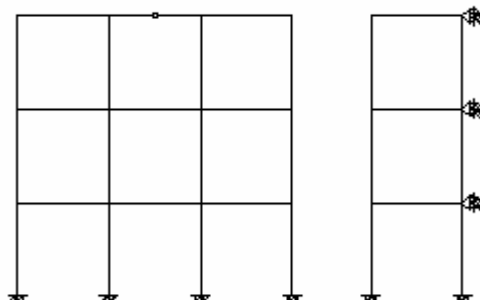
اعضایی از سازه وجود دارند که محور تقارن را قاطع کرده اند

$$M_{ij} \quad \left(\text{Diagram of a beam with a downward deflection} \right) \quad M_{ji} = -M_{ij}$$

شیب سمت راست منفی است و شیب سمت چپ مثبت است.

$$M_{ij} = \frac{2EI}{L}(2\theta - \theta) = \frac{2EI\theta}{L} \quad K_{ij} = S_{ij} = \frac{4EI}{L}$$

$$K'_{ij} = S'_{ij} = \frac{m_{ij}}{\theta} = \frac{2EI}{L} \Rightarrow K'_{ij} = 0.5K_{ij}$$



مبتقارن، عضو منطبق بر محور تقارن.

بجای اعضا تکیه گاه میگذاریم.

حالت ضد متقارن:

حالت اول:

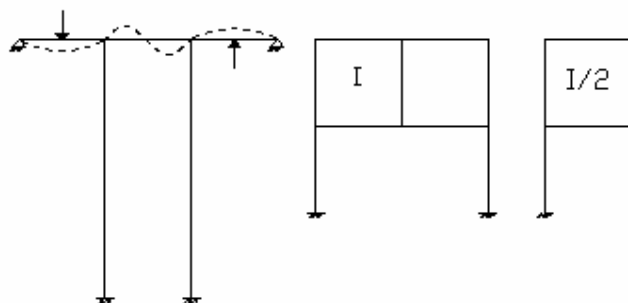
اگر اعضای محور تقارن را قطع کند در محل

قطع $dif=0$ اگر عضوی منطبق بر محور تقارن

باشد بایستی نصف سازه را آنالیز کرد ولی

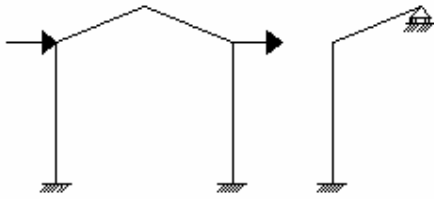
برای این اعضا باید مشخصات عضو $(I \text{ و } A)$ را

نصف کرد



ضد متقارن، عضو منطبق بر محور تقارن است

حالت دوم:



ضد متقارن، در اینجا عضو به محور تقارن ختم شده.

اعضایی که انتهای آنها به محور تقارن ختم میشوند این اعضا در سازه نصف شده باید به غلطک تبدیل شوند و جهت حرکت غلطک عمود بر محور تقارن باشد

حالت سوم:

اعضایی که محور تقارن را قطع کنند در این اعضا از سختی اصلاع شده بصورت زیر استفاده می کنیم در این صورت سختی یک و نیم برابر سختی اصلی استفاده می شود.

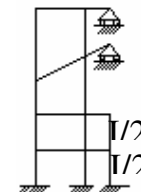
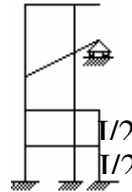
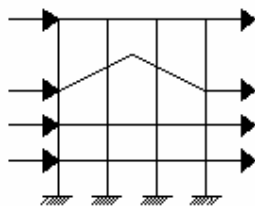
$$M_{ij} \left(\text{Diagram of a beam element with moments } M_{ij} \text{ and } M_{ji} \right) M_{ji}$$

$$m_{ij} = \frac{2EI}{L} (2\theta + \theta) = \frac{6EI\theta}{L}$$

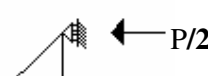
$$K'_{ij} = S'_{ij} = 1.5K_{ij} \quad \text{سختی موثر برای قاب های ضد متقارن.}$$

$$x = \frac{1}{2} \cdot x' \quad \text{سختی موثر برای قاب های متقارن.}$$

زمانی از سختی موثر استفاده میشود که عضو محور تقارن را قطع کرده و تکیه گاه ندارد و باید تکیه گاه قرار داده شود.



مثال:



تغییر طول مموری را در نظر می گیریم چون تغییر شکل مموری داریم سازه دارای یک درجه آزادی است پس به روش کانی مل نمی گردد.

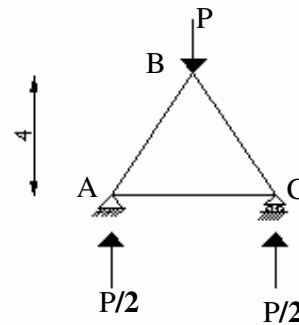
سازه بالا باز هم متقارن است پس برای بار دوم سازه را نصف می کنیم و از حالت تقارن آن استفاده می کنیم.

$$\frac{P}{2} \times 3 + M_{BA} - 4F = 0 \Rightarrow M_{BA} = 4F - 1.5P$$

$$M_{BA} = \frac{2EI}{L} (2\theta_B + \theta_A - 3\Psi)$$

$$M_{AB} = \frac{2EI}{L} (2\theta_A + \theta_B - 3\Psi) \Rightarrow 2\theta_A = 3\Psi$$

$$M_{BA} = \frac{-2EI\theta_A}{L}$$

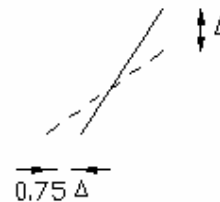
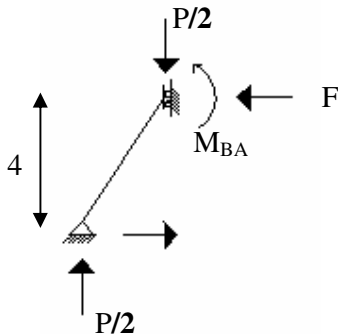


$$F = \frac{AE}{L} \Delta \Rightarrow F = \frac{AE}{6} \times 1.5\Delta = 0.25AE\Delta$$

$$\Psi = \frac{\Delta}{3} \Rightarrow \Delta = 3\Psi \Rightarrow F = 0.75EA\Psi$$

$$\frac{-2EI}{L} \theta_A = 3EA \frac{2\theta_A}{3} - 1.5P = 0 \Rightarrow \theta_A =$$

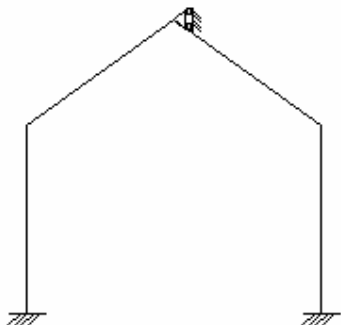
پس از جایگذاری $M.F.$ معلوم میشود



روش کانی

محدودیت روش:

برای سازه های با انتقال جانبی فقط این روش برای سازه های دارای اعضا عمود بر هم قابل استفاده است برای هر نوع سازه که انتقال جانبی نداشته باشد این روش قابل کاربرد است.



روش تکرار: برای حل دستگاه معادلات فطی

$$\begin{cases} 4x+y+z+t=13 \\ x+5y+2z+t=21 \\ 2x+y+8z+t=26 \\ x+y+z+5t=26 \end{cases}$$

تمامی پارامترها را برای آن مجهولی که ضریب بیشتری دارد می نویسیم.

$$\begin{cases} \text{I) } x=1/4(13-y-z-t) \\ \text{II) } y=1/5(21-x-2z-t) \\ \text{III) } z=1/8(32-2x-y-t) \\ \text{IV) } t=1/5(26-x-y-z) \end{cases}$$

	•	1 •	2 •	3 •	4 •	... •	13 •	14 •	15 •
x •		3.25 •	-0.1 •	1.79 •	0.5 •	... •	1.01 •	0.99 •	1.0 •
y •		4.2 •	0.91 •	2.83 •	1.49 •	... •	2.01 •	1.99 •	2.0 •
z •		4 •	2.0125 •	3.55 •	2.62 •	... •	3.01 •	3 •	3.0 •
t •		5.2 •	2.91 •	4.64 •	3.57 •	... •	4.01 •	3.99 •	4.0 •

توضیح در مورد جدول بالا:

سیکل اول با قرار دادن $x=0$, $y=0$, $z=0$ در سمت راست معادلات I تا IV به دست می آید.

به عنوان مثال:

حال در سیکل دوم مقادیر سیکل اول را قرار می دهیم.

$$x = \frac{1}{4}[13 - 4.2 - 5 - 5.2] = -0.1 \quad y = \frac{1}{5}[21 - 3.25 - 2 \times 4 - 5.2] = 0.91$$

مرمره 3 از نتایج مرمره 2 استفاده میکنیم.

عملیات تکرار را وقتی میتوان قطع نمود که اختلاف بین جواب تکرار i ام و $(i-1)$ ام ناچیز گردد.

روش دوم: در این روش از آخرین مقادیر بدست آمده جهت هر مجهول استفاده میشود

مل مسئله قبل

•	1 •	2 •	3 •	4 •	5 •
x •	3.25 •	0.86 •	0.92 •	0.99 •	1.0 •
y •	3.55 •	2.27 •	1.99 •	1.99 •	2.0 •
z •	2.74 •	3.09 •	3.03 •	3 •	3.0 •
t •	3.29 •	3.96 •	4.01 •	4 •	4.0 •

$$x_1 = \frac{1}{4}[13 - 0 - 0 - 0] = 3.25 \quad y_1 = \frac{1}{5}[21 - 3.25 - 0 - 0] = 3.55$$

$$x_2 = \frac{1}{4}[13 - 3.55 - 2.74 - 3.29] = 0.86$$

$$y_2 = \frac{1}{5}[21 - 0.86 - 2 \times 2.74 - 3.29] = 2.274 \approx 2.27$$

$$y_3 = \frac{1}{5}[21 - 0.92 - (2 \times 3.09) - 3.96] = 1.988 \approx 1.99$$

عملیات تکرار را وقتی میتوان قطع نمود که اختلاف بین جواب تکرار i ام و $(i-1)$ ام ناچیز گردد.

روش کانی برای قابهای بدون انتقال جانبی جهت قابهای با اعضا منشوری

فقط برای اعضا منشوری

$$M_{ij} = M_{ij}^F + 2EK_{ij}(2\theta_i + \theta_j)$$

$$K_{ij} = \frac{I_{ij}}{L_{ij}}$$

$$M'_{ij} = 4EK_{ij}\theta_i \Rightarrow M'_{ji} = 2EK_{ji}\theta_j$$

$$M'_{ji} = \text{سهم لنگر ناشی از دوران انتهای j}$$

$$M'_{ji} = 2EK_{ji}\theta_j$$

$$M_{ij} = M_{ij}^F + 2M'_{ij} + M'_{ji}$$

$$M_{ji} = M_{ji}^F + 2M'_{ji} + M'_{ij}$$

معادله تعادل لنگر در گره i:

$$\sum_j M_{ij} = 0$$

$$\sum_j (M_{ij}^F + 2M'_{ij} + M'_{ji}) = 0$$

$$\sum_j M_{ij}^F + 2\sum_j M'_{ij} + \sum_j M'_{ji} = 0$$

$$\sum_j M'_{ij} = \frac{1}{2}(-\sum_j M_{ij}^F - \sum_j M'_{ji}) = -M_i - \sum_j M'_{ji}$$

مجموع لنگرهای گیرداری به اضافه لنگر متمرکز روی گره

$$M_i = \sum_j M_{ij}^F$$

$$\sum_j M'_{ij} = -0.5(M_i + \sum_j M'_{ji})$$

$$M'_{ij} = \frac{K_{ij}}{\sum_j K_{ij}} \times \sum_j M'_{ij}$$

$$-0.5 \frac{K_{ij}}{\sum_j K_{ij}} = \text{ضریب انتقال}$$

$$M'_{ij} = -0.5 \frac{K_{ij}}{\sum_j K_{ij}} [M_i + \sum_j M'_{ji}]$$

ضریب دورانی Relation Factor

فرمول کلی:

$$K_{ij} = -\frac{1}{2} \frac{K_{ij}}{\sum_j K_{ij}}$$

$$M'_{ij} = K_{ij} [M_i + \sum_j M'_{ji}]$$

یعنی مجموع لنگرهای گیرداری روی گره

مراحل گام به گام جهت روش کانی

1- لنگرهای گیر داری را محاسبه نمایید.

2- برای تمام گرهها مقدار لنگر نا متعادل کننده را مساب کنید.

$$M_i = \sum_j M_{ij}^F$$

3- مقادیر ضرائب دورانی را برای تمام اعضا محاسبه کنید.

$$K_{ij} = -\frac{1}{2} \frac{K_{ij}}{\sum_j K_{ij}}$$

4- معادلات زیر را تشکیل دهید.

$$M'_{ij} = K_{ij} [M_i + \sum_j M'_{ji}]$$

5- دستگاه فوق را به روش تکرار مل کنید.

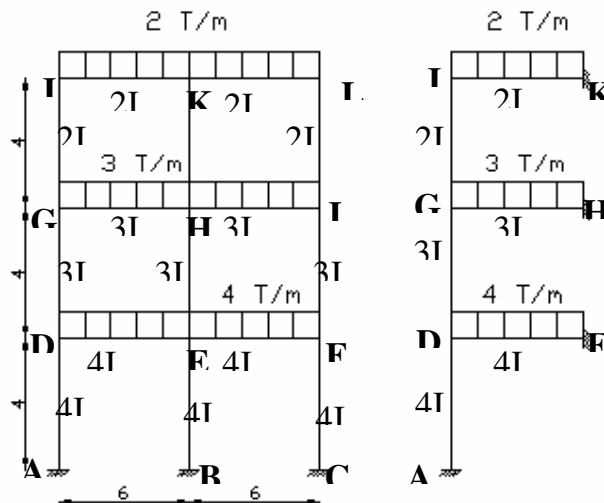
6- با استفاده از معادله زیر لنگرهای انتهایی را بدست آورید.

$$M_{ij} = M_{ij}^F + 2M'_{ij} + M'_{ji}$$

مثال:

مطلوب است آنالیز قاب شکل زیر به روش کانی.

در واقع سازه 3 درجه انتقال دارد ولی سازه انتقال جانبی ندارد چون نیروها و سختی ها یکسان است و قاب با تمام شرایط در دو طرف متقارن است



اگر محور تقارن از وسط سازه می گذشت تکیه گاه گیردار غلطی میشد.

حال سازه حاصل از نتیجه تقارن بارگذاری را آنالیز می کنیم

$$M_{kj}^F = -M_{jk}^F = 6t.m$$

$$M_{HG}^F = -M_{GH}^F = 9t.m$$

$$M_{ED}^F = -M_{DE}^F = 12t.m$$

$$M_{AD}^F = M_{DA}^F = M_{GJ}^F = M_{JG}^F = 0$$

$$M_D = -12t.m$$

$$M_G = -9t.m$$

$$M_J = -6t.m$$

$$M_G = \sum M_G^F$$

M_G یعنی مجموع لنگرهای گیرداری گره G

در اینجا چون M'_{ij} در نقاط A,K,H,E به علت گیر دار بودن صفر است پس این نقاط لازم نیست مناسبه شود

S :

$$S_{AD} = \frac{4I}{4} = I \quad S_{DE} = \frac{4I}{6} = 0.667I \quad S_{DG} = \frac{3I}{4} = 0.75I$$

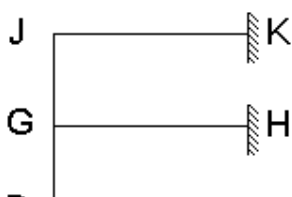
$$K_{DA} = \frac{-1}{2} \frac{I}{I + 0.667I + 0.75I} = 0.207$$

$$K_{DG} = \frac{-1}{2} \frac{0.75I}{I + 0.667I + 0.75I} = 0.156$$

$$K_{DE} = \frac{-1}{2} \frac{0.667I}{I + 0.667I + 0.75I} = 0.138$$

$$\sum = 0.501$$

$$K_{ji} + K_{ij} = -\frac{1}{2} \quad \text{برای تمام گرهمها:}$$



$$K_{ij} = -\frac{1}{2} \cdot \frac{K_{ij}}{\sum K_{ij}}$$

$$K_{DA} = -\frac{1}{2} \cdot \frac{K_{DA}}{K_{DA} + K_{DE} + K_{DG}}$$

مجموع سفتی ها روی هر گره باید $\frac{1}{2}$ باشد بر خلاف توزیع لنگر که مجموع یک می شد.

$$K_{JK} = -0.167 \quad K_{JG} = -0.333 \quad K_{GJ} = -0.174$$

$$K_{GH} = -0.13 \quad K_{GD} = -0.156 \quad K_{DG} = -0.155$$

$$K_{DE} = -0.138 \quad K_{DA} = -0.207$$

$$M'_{JK} = -0.167(-6 + 0 + m'_{GJ})$$

$$M'_{JG} = -0.333(-6 + M'_{GJ})$$

$$M'_{GJ} = -0.174(-9 + M'_{JG} + M'_{DG} + 0)$$

$$M'_{GH} = -0.13(-9 + M'_{JG} + M'_{DG})$$

$$M'_{GD} = -0.156(-9 + M'_{JG} + M'_{DG})$$

$$M'_{DG} = -0.155(-12 + M'_{GD} + 0 + 0)$$

$$M'_{DE} = -0.138(-12 + M'_{GD})$$

$$M'_{DA} = -0.207(-12 + M'_{GD})$$

$$M'_{JK} = K_{JK}(m_J + M'_{KJ} + M'_{GJ})$$

$$M'_{GJ} = K_{GJ}(M_G + (M'_{HG} + M'_{DG}) + M'_{JG})$$

لنگرهای دور که مجهول هستند لنگر گیرداری روی گره G

مال به روش تکرار معادلات بالارا حل می کنیم

سیکل روابط قبل	1	2	3	4	5
M'_{JK}	1.00	0.799	0.835	0.888	0.838
M'_{JG}	2.00	1.592	1.664	1.671	1.671
M'_{GJ}	1.218	1.002	0.983	0.982	0.981
M'_{GH}	0.910	0.749	0.735	0.733	0.733
M'_{GD}	1.372	1.129	1.108	1.106	1.105
M'_{DG}	1.647	1.685	1.688	1.689	1.689
M'_{DE}	1.467	1.500	1.503	1.503	1.504
M'_{DA}	2.200	2.250	2.255	2.255	2.255

$$M'_{JG} = -0.333(-6 + M'_{GJ})$$

$$M'_{JG} = -0.333(-6 + 1.218) = 1.529$$

توجه :

تفاوت سیکل 4 و 5 کم است به عبارتی دیگر مقادیر به اندازه کمی با هم اختلاف دارند لذا عملیات در سیکل 5 قطع میگردد.

نکته:

نقاط گیردار کامل $M'_{ij} = 0$ میباشد.

در جدول بالا مقادیری را که نداریم در سیکل اول صفر و به ترتیب که مقدارشان به دست آمد در سیکل بعدی مورد استفاده قرار میدهیم.

$$M_{JK} = M_{JK}^F + 2M'_{JK} + M'_{KJ} = -6 + (2 \times 0.838) + 0$$

$$\Rightarrow M_{JK} = -4.324$$

$$M_{KJ} = M_{KJ}^F + M'_{JK} = 6.838$$

$$M_{JG} = M_{JG}^F + 2M'_{JG} + M'_{GJ} = 0 + (2 \times 1.671) + 0.981 = 4.323$$

$$M_{HG} = M_{HG}^F + 2M'_{HG} + M'_{GH} = 9 + (2 \times 0) + 0.733 = 9.733$$


$$M_{GJ} = 3.633 \quad M_{GH} = -7.534 \quad M_{HG} = 9.733$$

$$M_{GD} = 3.899 \quad M_{DG} = 4.483 \quad M_{DE} = -8.992$$

$$M_{ED} = 13.504 \quad M_{DA} = 4.51 \quad M_{AD} = 2.255$$

تبصره 1 :

اگر انتهای دور مفصل باشد



$$M_{ij}^F = M_{ij}^F - \frac{1}{2}M_{ji}^F$$

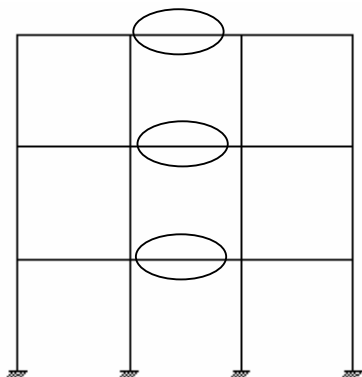
بجای لنگر گیرداری عادی از لنگر گیرداری اصلاح شده استفاده میشود و همچنین از سفتی اصلاح شده استفاده میشود

$$M_{ji}^{F'} = 0$$

$$K'_{ij} = 0.75 K_{ij} = \frac{3}{4} K_{ij}$$

تبصره 2: اگر سازه متقارن و بارگذاری نیز متقارن باشد و یک عضو محور تقارن را قطع کند از سفتی اصلاح شده

$$K'_{ij} = \frac{1}{2} K_{ij} \quad \text{استفاده میشود و سهم } M'_{ji} \text{ را صفر می گیریم}$$



تبصره 3:

اگر سازه متقارن ولی بارگذاری نامتقارن باشد و یک عضو محور تقارن را قطع کند سهم M'_{ji} را صفر می گیریم و

$$K'_{ij} = 1.5 K_{ij}$$

روش کانی برای قابهای متعامد با انتقال جانبی

$$M_{ij} = M_{ij}^F + 2EK_{ij}(2\theta_i + \theta_j - 3\Psi) \quad , \quad \Psi = \frac{\Delta_{ij}}{L_{ij}}$$

$$M'_{ij} = 2EK_{ij}\theta_i \quad , \quad M'_{ji} = 2EK_{ji}\theta_j$$

$$M''_{ij} = -6EK_{ij}\Psi_{ij}$$

$$M_{ij} = M_{ij}^F + 2M'_{ij} + M'_{ji} + M''_{ij}$$

معادله تعادل لنگر

$$\sum_j M_{ij} = 0 \Rightarrow \sum_j M_{ij}^F + 2 \sum_j M'_{ij} + \sum_j (M'_{ji} + M''_{ij}) = 0$$

$$\sum_j M'_{ij} = -1/2 \left[\sum_j M_{ij}^F + \sum_j (M'_{ji} + M''_{ij}) \right]$$

$$M_i = \sum_j M_{ij}^F$$

$$\Rightarrow \sum_j M_{ij} = -\frac{1}{2} \sum_j M_i + \sum_j (M'_{ji} + M''_{ij})$$

$$M'_{ij} = \frac{K_{ij}}{\sum_j K_{ij}} \sum_j M_{ij} \Rightarrow M'_{ij} = K_{ij} \left[M_i + \sum_j (M'_{ji} + M''_{ij}) \right]$$

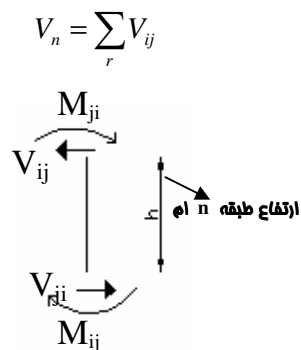
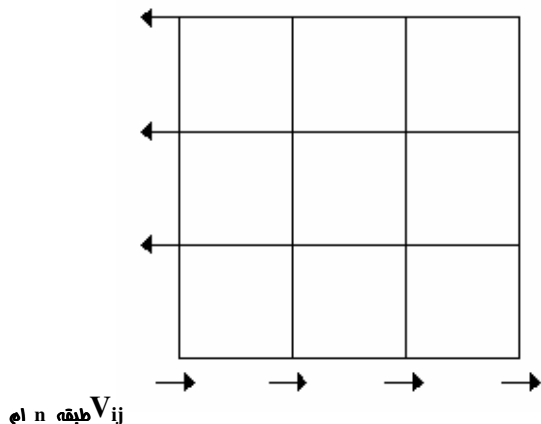
معادلات برشی در صورتی که بار جانبی فقط روی گره باشد

نکته:

در روش کانی فرمولهای مقابل برای زمانی است که ارتفاع ستون طبقات یکسان باشد

V_n = نیروی برشی طبقه شماره n

r = تعداد ستونهای طبقه



$$V_{ij} = \frac{M_{ij} + M_{ji}}{h_n} *$$

توجه:

در روش کانی باید اعضا عمود بر هم بوده و ارتفاع تمام ستونهای طبقه یکسان باشد تا فرمول فوق صادق باشد

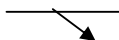
$$M_{ij} = M_{ij}^F + 2M'_{ij} + M'_{ji} + M''_{ij}$$

$$M_{ji} = M_{ji}^F + 2M'_{ji} + M'_{ij} + M''_{ji}$$

$$M'_{ij} = M''_{ji} *$$

$$V_{ij} = \frac{1}{h_n} [M_{ij}^F + M_{ji}^F + 3M'_{ij} + 3M'_{ji} + 3M''_{ij}]$$

** in * ⇨



همیشه این مقدار صفر است (در این روش جهت قابی که

نیروهای جانبی فقط روی گره است).

*** in \Rightarrow

$$V_n = \sum_r V_{ij} \Rightarrow V_n = \sum_r V_{ij} = \sum_r (M_{ij}^F + M_{ji}^F) + 3 \sum_r M_{ij}' + 3 \sum_r M_{ji}' + \sum_r M_{ij}''$$

$$\Rightarrow \sum_r M_{ij}'' = \frac{1}{2} V_n h_n - \frac{1}{2} \sum_r (M_{ij}^F + M_{ji}^F) - \frac{3}{2} \sum_r (M_{ij}' + M_{ji}')$$

$$= -\frac{3}{2} \left[-\frac{1}{3} V_n h_n + \frac{1}{3} \sum_r (M_{ij}^F + M_{ji}^F) + \sum_r (M_{ij}' + M_{ji}') \right]$$

\Rightarrow فرض میکنیم

$$M_r^F = \frac{1}{3} \sum_r (M_{ij}^F + M_{ji}^F)$$

جمع لنگرهای گیرداری بالا و پایین ستونهای که در یک طبقه وجود دارد

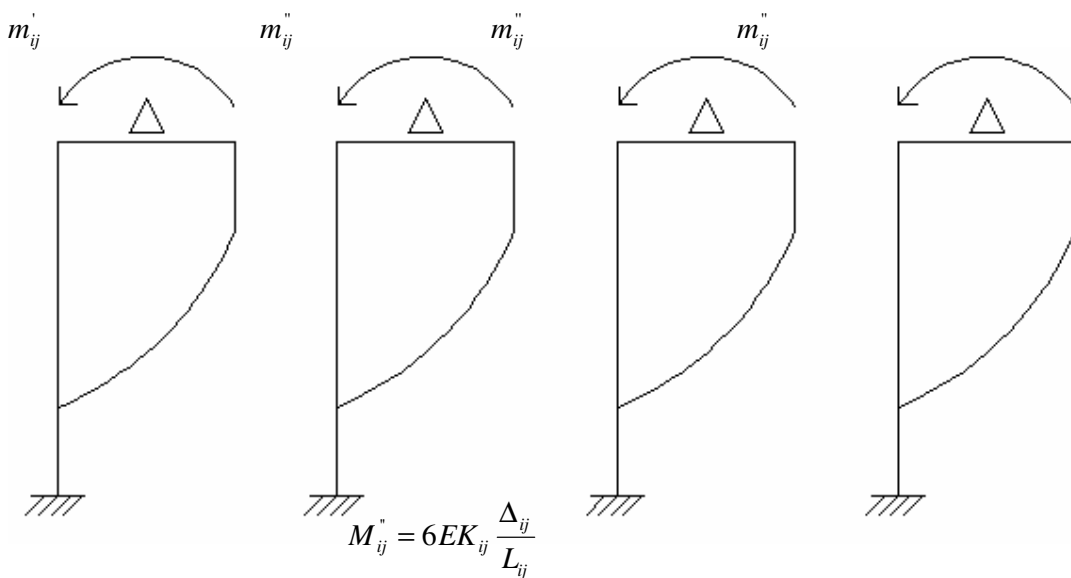
$$M_r = -\frac{1}{3} V_n h_n$$

\Rightarrow فرض میکنیم

$$\sum_r M_{ij}'' = -\frac{3}{2} \left[M_r + M_r^F + \sum_r (M_{ij}' + M_{ji}') \right]$$

لنگر ناشی از نشست تکیه گاهی \leftarrow

ستونهای طبقه n ام



مقادیر E, Δ, L برای تمام ستونها ثابت است بنابراین M_{ij}'' ها به K_{ij} ها بستگی دارد.

سازه
تجاری

$$M_{ij}'' = \frac{K_{ij}}{\sum_r K_{ij}} \sum_r M_{ij}''$$

$$\Rightarrow M_{ij}'' = \frac{-3K_{ij}}{2\sum_r K_{ij}} \left[M_r + M_r^F + \sum_r (M_{ij}' + M_{ji}') \right]$$

$$M_r^F = \frac{1}{3} \sum (M_{ij}^F + M_{ji}^F), M_r = -\frac{1}{3} V_n h_n, V_n = \sum_r V_{ij}$$

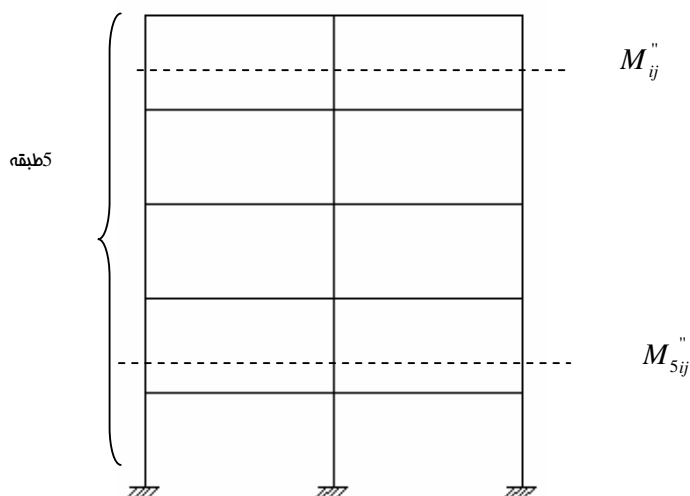
ضریب جابجایی: (D_{ij}) displacement factor

برای هر طبقه

$$D_{ij} = -\frac{3}{2} \frac{K_{ij}}{\sum_r K_{ij}}$$

$$M_{ij}'' = D_{ij} \left[M_r + M_r^F + \sum_r (M_{ij}' + M_{ji}') \right]$$

معادله جهت قابی که اعضا آن متعامد باشد و نیروی (روی گره وارد شود و ارتفاع ستونهای هر طبقه یکسان باشد).



روش گام به گام برای قابهای با انتقال جانبی

1- لنگرهای گیرداری را برای تمام اعضا بدست آورید

2- برای تمام گره ها لنگر نا متعادل را مساب کنید

3- برای هر طبقه مقدار M_r^F را مساب کنید

$$M_r^F = \frac{1}{3} \sum_r (M_{ij}^F + M_{ji}^F) \quad \text{وقتی بار جانبی روی گره باشد صفر است}$$

متی اگر بار جانبی روی عضو باشد آن را
صفر می کنیم تا M_r^F صفر شود

4- لنگر کل ناشی از بارهای جانبی در هر طبقه را مساب کنید.

$$M_r = \frac{1}{3} V_n h_n \quad \left. \begin{array}{l} (+) \leftarrow \\ (-) \rightarrow \end{array} \right\} \text{ بار های جانبی}$$

جمع تمام نیروهای افقی در بالای طبقه مورد نظر V_n

5- ضرائب دورانی را مساب کنید.

$$K_{ij} = -\frac{1}{2} \frac{K_{ij}}{\sum_j K_{ij}}$$

6- مقادیر ضرائب جابجایی را مساب کنید.

$$D_{ij} = -1.5 \frac{K_{ij}}{\sum_r K_{ij}}$$

7- دستگاه معادلات زیر را تشکیل دهید.

$$M'_{ij} = K_{ij} \left[M_i + \sum_j (M'_{ji} + M''_{ij}) \right]$$

$$M''_{ij} = D_{ij} \left[M_r + M_r^F + \sum_r (M'_{ij} + M'_{ji}) \right]$$

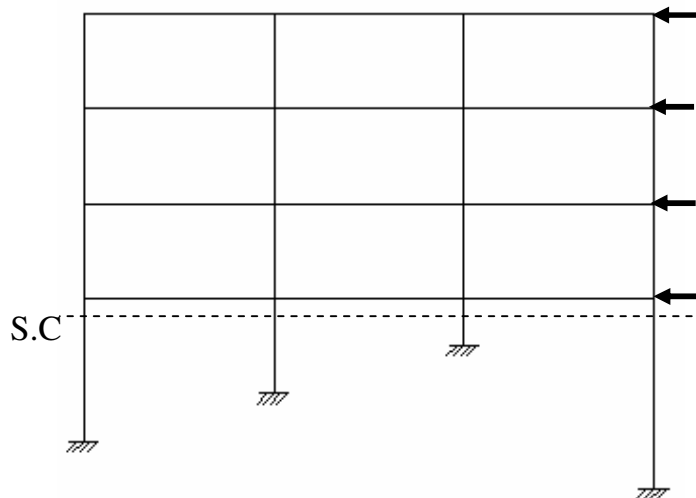
8- به روش تکرار دستگاه را حل کنید.

9- لنگرهای انتهایی را بدست آورید.

$$M_{ij} = M_{ij}^F + 2M'_{ij} + M'_{ji} + M''_{ij}$$

اصلامیه جهت ستونهای نا مساوی در طبقه اول؛

معمولا ارتفاع ستونهای طبقات سافتمان بجز طبقه اول به علت شیب زمین از اصلامیه استفاده میشود



$$V_n = \sum_r V_{ij}$$

$$V_{ij} = \frac{1}{h_{ij}} (M_{ij} + M_{ji})$$

$$(I) \quad V_{ij} = \frac{1}{h_{ij}} [m_{ij}^F + m_{ji}^F + 3m_{ij}' + 3m_{ji}' + 2m_{ij}'']$$

موارد دلفواه یا ارتفاع یکی از ستونهای طبقه اول را بعنوان ارتفاع ستون مربع انتصاب می کنیم = h_n'

$$C_{ij} = \frac{h_n'}{h_{ij}} \Rightarrow h_{ij} = \frac{h_n'}{C_{ij}} \quad (II)$$

جایگذاری (I) در (II) :

$$V_{ij} = \frac{C_{ij}}{h_n'} [M_{ij}^F + M_{ji}^F + 3M_{ij}' + 3M_{ji}' + 2M_{ij}'']$$

$$V_n = \frac{1}{h_n'} \left[\sum_r C_{ij} (M_{ij}^F + M_{ji}^F) + 3 \sum_r C_{ij} (M_{ij}' + M_{ji}') + 2 \sum_r C_{ij} M_{ij}'' \right]$$

$$\Rightarrow V_n h_n' = \sum_r C_{ij} (M_{ij}^F + M_{ji}^F) + 3 \sum_r C_{ij} (M_{ij}' + M_{ji}') + 2 \sum_r C_{ij} M_{ij}''$$

$$\sum_r C_{ij} M_{ij}'' = -\frac{3}{2} \left[-\frac{1}{3} V_n h_n' + \frac{1}{3} \sum_r C_{ij} (M_{ij}^F + M_{ji}^F) + \sum_r C_{ij} (M_{ij}' + M_{ji}') \right]$$

$$M_r = -\frac{1}{3} V_n h_n'$$

$$M_r^F = 1/3 \sum_r C_{ij} (M_{ij}^F + M_{ji}^F)$$

$$\sum_r C_{ij} M_{ij}'' = -\frac{3}{2} \left[M_r + M_r^F + \sum_r C_{ij} (M_{ij}' + M_{ji}') \right]$$

حال مجموع را داریم و باید تک تک اعضا را مساب کنیم

$$M_{ij}'' = 6EK_{ij} \frac{h_n'}{L_{ij}} \quad (I)$$

$$\frac{h_n'}{L_{ij}} = C_{ij}, L_{ij} = \frac{h_n'}{C_{ij}} \quad (II)$$

$$\Rightarrow M_{ij}'' = -6EK_{ij} \frac{C_{ij}\Delta_{ij}}{-h_n'} \Rightarrow \quad (II) \text{ جایگذاری در}$$

Δ_{ij}, E, h_n' جمعاً در تمام ستونها ثابت اند

$$\Rightarrow M_{ij}'' \propto K_{ij}C_{ij}$$

$$C_{ij}M_{ij}'' \propto C_{ij}K_{ij}$$

بنابراین در معادله (I) داریم:

$$C_{ij}M_{ij}'' = \frac{C_{ij}^2 K_{ij}}{\sum_r C_{ij}^2 K_{ij}} \sum_r C_{ij} M_{ij}''$$

طرفین تقسیم بر C_{ij} :

$$M_{ij}'' = \frac{C_{ij} K_{ij}}{\sum_r C_{ij}^2 K_{ij}} \sum_r C_{ij} M_{ij}''$$

$$\Rightarrow M_{ij}'' = -\frac{3}{2} \frac{C_{ij} K_{ij}}{\sum_r C_{ij}^2 K_{ij}} \left[M_r + M_r^F + \sum_r C_{ij} (M_{ij}' + M_{ji}') \right]$$

$$D_{ij} = -\frac{3}{2} \frac{C_{ij} K_{ij}}{\sum_r C_{ij}^2 K_{ij}} \quad \text{برای هر ستون یک}$$

$$M_{ij}'' = D_{ij} \left[M_r + M_r^F + \sum_r C_{ij} (M_{ij}' + M_{ji}') \right] \Rightarrow \quad \text{فرمول کلی}$$

$$C_{ij} = \frac{h_n'}{L_{ij}} \rightarrow \quad \text{ارتفاع ستون مبنا}$$

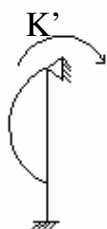
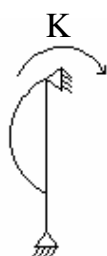
روابط فوق بر این اساس است که ستونها در طبقه اول گیر دار باشد

اصلامیه برای ستونها با انتهای مفصل (انتهایی که به تکیه گاه متصل است)

در این حالت ستون با انتهای مفصل با یک ستون معادل که انتهای گیردار دارد تعویض میشود

شرط معادل بودن دو ستون در روش کانی:

1- سفتی دورانی دو ستون باید یکی باشد



$$K = K'$$

$$K' = \frac{4EI'}{L'}$$

$$K = \frac{I}{L}$$

2- بایستی برای ایجاد جابجایی مساوی در دو ستون سفتی انتهای مساوی لازم باشد



$$\frac{6EK\Delta}{L}$$

$$\frac{3EI}{L} = \frac{4EI'}{L'} \Rightarrow \frac{I'}{L'} = 0.75 \frac{I}{L} \quad (I)$$

2- بررسی شرط دوم

$$(b) \Rightarrow M'' = \frac{6EI'\Delta}{L'^2}$$

$$(a) \Rightarrow M_{21} = 0 = \frac{2EI}{L} (2\theta_2 + 0 + \frac{3\Delta}{L}) \Rightarrow \theta_2 = \frac{3}{2} \frac{\Delta}{L}$$

$$M'' = \frac{2EI}{L} (\theta_2 - \frac{3\Delta}{2}) \Rightarrow M'' = \frac{2EI}{L} (\frac{3\Delta}{2L} - \frac{3\Delta}{L})$$

$$\Rightarrow M'' = \frac{3EI\Delta}{L^2} \quad (III)$$

$$II, I \Rightarrow \frac{6EI'\Delta}{L'^2} = \frac{3EI\Delta}{L^2}$$

$$\Rightarrow \frac{2I'}{L'^2} = \frac{I}{L^2} \Rightarrow \frac{I'}{L'^2} = 0.5 \frac{I}{L^2} \quad (IV)$$

$$\frac{I'}{L'} = K', \frac{I}{L} = K$$

$$K' = 0.75K$$

$$\frac{K'}{L'} = 0.5 \frac{K}{L}$$

$$(V) \text{ in } (VI) \Rightarrow L' = \frac{0.75L}{0.5} \Rightarrow L' = 1.5L \quad (VII)$$

$$(VII) \text{ in } I \Rightarrow \frac{I'}{I} = 0.75 \frac{L'}{L} = 0.75 \times 1.5 = 1.125$$

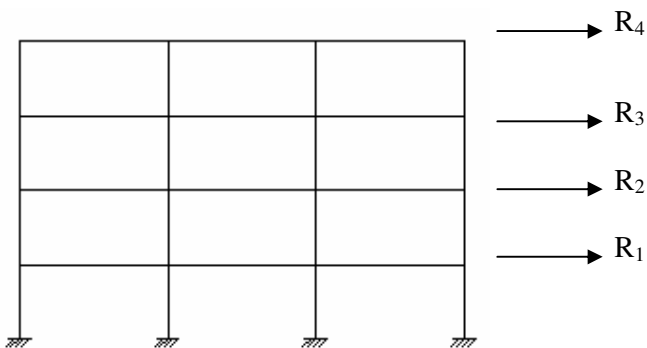
$$\Rightarrow I' = 1.125I$$

بنابراین بجای ستون با انتهای مفصل ستون با انتهای گیردار قرار می دهیم چون طول آن 1.5 برابر طول قبلی و I آن 1.125 برابر I قبلی میباشد و سپس این سازه را آنالیز می کنیم ولی پس از آنالیز این ستون و محاسبه لنگر بالا و پایین بایستی در نتایج آنالیز مقدار مفصل پایین ستون گیردار شده را صفر قرار دهیم.

تبدیل یافته یعنی متعلق به گیردار

$$\left\{ \begin{array}{l} I' = 1.125I \\ L' = 1.5L \end{array} \right.$$

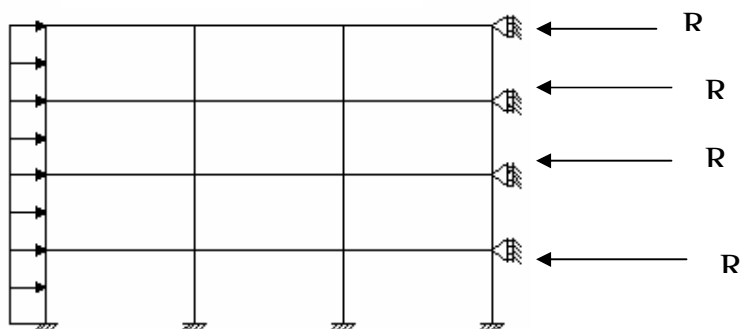
استفاده از روش گانی در صورتی که بار جانبی روی اعضا وارد شود



روش اول:

سازه با انتقال و نیروی وارد بر گره

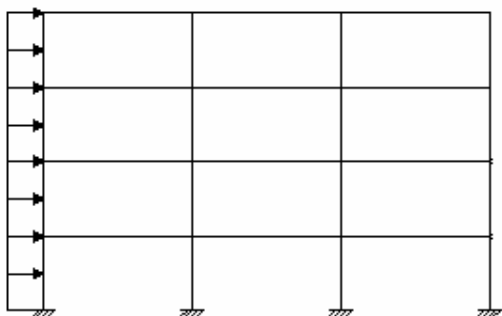
+



سازه بدون انتقال

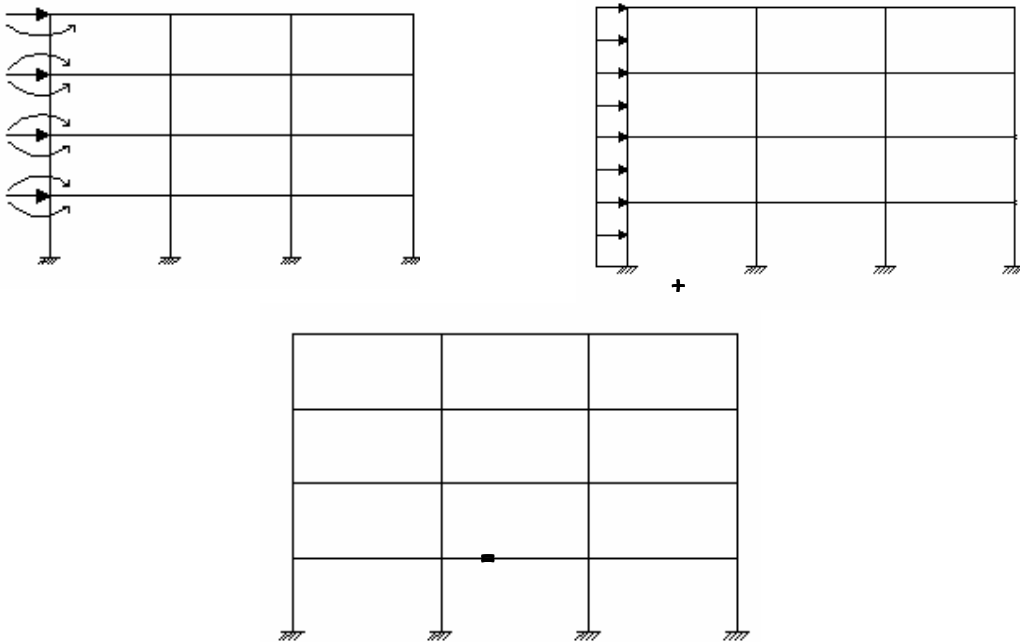
=

در این حالت باید دو قاب آنالیز شود



روش دوم:

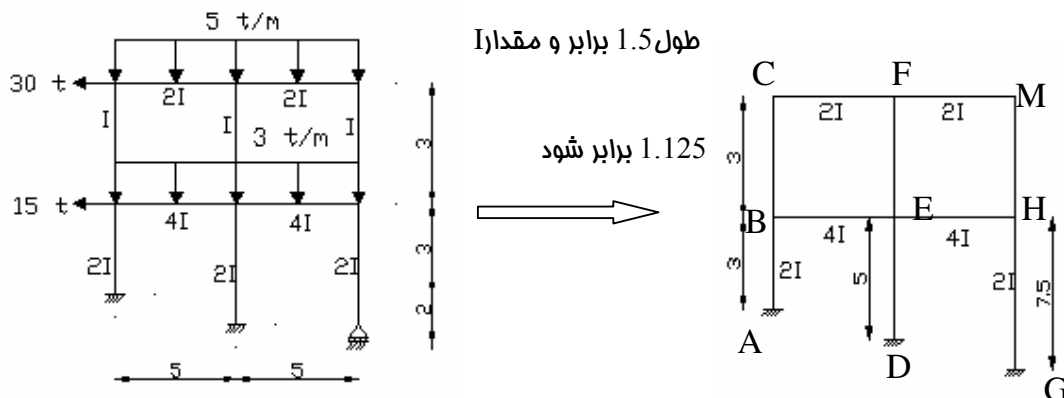
اگر فرض کنیم این نقاط را گیردار کرده ایم به تیرهای دو سر گیردار تبدیل میشوند و تمام نیروها را تحمل می کنند.



**نیروهای گیرداری اعضایی که بار جانبی به آنها وارد میشود را محاسب کرده و این نیروها را روی گره های دو سر عضو قرار می دهیم و سازه حاصل را آنالیز کرده و نتیجه آنالیز را برای اعضایی که بار جانبی دارند با نتیجه حاصل از تیر دو سر گیردار همان عضو جمع می کنیم

**در این روش فقط یک قاب باید آنالیز شود

مثال:



$$M_{CF}^F = M_{BE}^F = M_{FM}^F = M_{EH}^F = \frac{-WL^2}{12} = -10.417t.m$$

$$M_{FC}^F = M_{EB}^F = M_{MF}^F = M_{HE}^F = \frac{WL^2}{12} = 10.417t.m$$

$$MB = MC = -10.417t.m, MH = MM = 10.417t.m$$

این پارامترها هیچ وقت وارد کار نمی شوند و می شود از فرمولها حذف گردد $M_{r1}^F = 0, M_{r2}^F = 0$

$$V_2 = 20t \Rightarrow m_{r2} = -1/3V_2h_2 = -1/3 \times 30 \times 3 = -30t$$

$$V_1 = 45t \Rightarrow m_{r1} = -1/3V_1h_1' = -45t$$

$$h_1' = 3m$$

$$R_{BA} = -0.185, R_{BC} = -0.093, R_{BE} = -0.222, R_{CB} = -0.227$$

$$R_{CF} = -0.273, R_{ED} = -0.86, R_{EB} = -0.171, R_{EF} = -0.071$$

$$R_{EH} = -0.171, R_{FC} = -0.176, R_{FE} = -0.147, R_{FM} = -0.176$$

$$R_{HE} = -0.279, R_{HG} = -0.105, R_{HM} = -0.116, R_{MF} = -0.273$$

$$R_{MH} = -0.227$$

برای بدست آوردن مقادیر K یا R ستونهایی که انتهای مفصلی دارند ابتدا باید آنها را به گیردار تبدیل کرد و سپس مقدار K یا R را بدست آورد

طبقه دوم:

چون ارتفاع ستونها یکی است $C_{ij} = 1$

$$D = -1.5 \frac{C_{ij}K_{ij}}{\sum C_{ij}^2 K_{ij}}, C_{ij} = \frac{h_n'}{L_{ij}}$$

$$D_{CB} = -0.5, D_{MH} = -0.3, D_{EF} = -0.5$$

جمع D_{ij} برای هر طبقه بایستی برابر -1.5 شود

طبقه اول:

$$C_{BA} = 1, C_{ED} = 0.6, C_{HG} = 0.4,$$

$$D_{BA} = -1.165, D_{ED} = -0.419, D_{HG} = -0.210$$

در این طبقه مقادیر D_{ij} ها می تواند -1.5 شود چون در فرمول زیر C_{ij} در مخرج توان 2 دارد

فقط برای ستون

گره B:

$$M'_{BA} = -0.185(-10.417 + M'_{EB} + M'_{CB} + M''_{BC} + M''_{DA})$$

$$M'_{BC} = -0.093(-10.417 + M'_{EB} + M'_{CB} + M''_{BC} + M''_{DA})$$

$$M'_{BE} = -0.222(-10.417 + M'_{EB} + M'_{CB} + M''_{BC} + M''_{DA})$$

گره C:

$$M'_{CB} = -0.227(-10.417 + M'_{FC} + M'_{BC} + M''_{BC})$$

$$M'_{CF} = -0.273(-10.417 + M'_{FC} + M'_{BC} + M''_{BC})$$

گره E:

$$M'_{ED} = -0.086(0 + M'_{BE} + M'_{FE} + M'_{HE} + M''_{EF} + M''_{DE})$$

$$M'_{EB} = -0.171(0 + M'_{BE} + M'_{FE} + M'_{HE} + M''_{EF} + M''_{DE})$$

$$M'_{EF} = -0.071(0 + M'_{BE} + M'_{FE} + M'_{HE} + M''_{EF} + M''_{DE})$$

$$M'_{EH} = -0.171(0 + M'_{BE} + M'_{FE} + M'_{HE} + M''_{EF} + M''_{DE})$$

برای تمام گره ها این کار را ادامه می دهیم تا 17 معادله بدست آید

اولین جا طبقه دوم ساختمان دو طبقه است پس بایستی معادلات برش را بدست آوریم که تعداد M'' ها برابر تعداد طبقه است

$$M'' = D[M_r + M_r^F + \sum M'_{ij} + \sum M'_{ji}]$$

طبقه دوم:

$$M''_{BC} = -0.5(-30 + M'_{BC} + M'_{CB} + M'_{EF} + M'_{FE} + M'_{HM} + M'_{MH})$$

$$M''_{EF} = -0.5(-30 + M'_{BC} + M'_{CB} + M'_{EF} + M'_{FE} + M'_{HM} + M'_{MH})$$

$$M''_{HM} = -0.5(-30 + M'_{BC} + M'_{CB} + M'_{EF} + M'_{FE} + M'_{HM} + M'_{MH})$$

برای طبقه اول:

$$M'' = D[M_r + M_r^F + \sum C_{ij}(M'_{ij} + M'_{ji})]$$

$$m'_{AB} = 0 \quad \text{گیردار است}$$

$$M_{AB}'' = -1.165(-45 + M_{BA}' + 0.6M_{ED}' + 0.4M_{HG}') \\$$

$$M_{DE}'' = -0.419(-45 + M_{BA}' + 0.6M_{ED}' + 0.4M_{HG}') \\$$

$$M_{EH}'' = -0.210(-45 + M_{BA}' + 0.6M_{ED}' + 0.4M_{HG}') \\$$

مال یک دستگاه با 23 معادله و 23 مجهول داریم و آن را به روش تکرار حل می کنیم

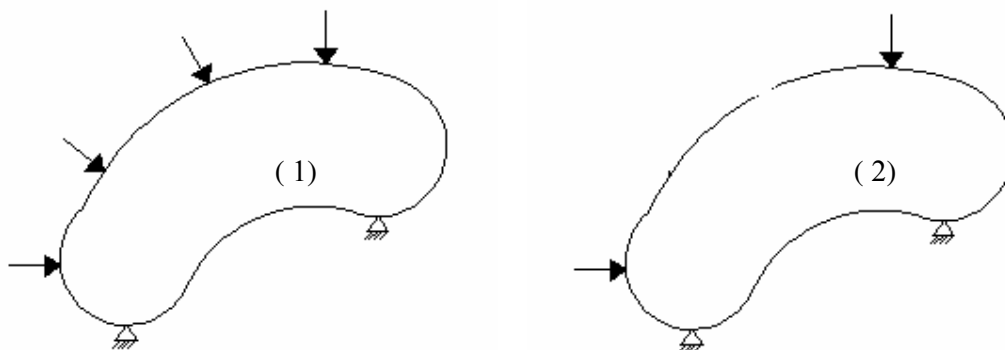
سیکل شماره معادلات	1	2	...	10	لنگر نهایی
1	1.927	-10.715	...	-16.486	60.49
2	0.969	-5.386	...	-8.288	44.004
3	2.313	-12.858	...	-19.783	9.68
4	2.145	0.214	...	-1.383	16.585
5	2.579	0.257	...	-1.664	-53.683
6	-0.199	-1.524	...	-1.861	-16.766
7	-0.395	-3.081	...	-3.7	-16.585
8	-0.164	-1.259	...	-1.536	3.073
9	-0.395	-3.031	...	-3.7	25.823
.
.
.
20	15.286	-23.110	...	27.639	مفصل بوده 0
21	51.3	68.901	...	76.976	5.198
22	18.45	24.781	...	27.684	11.145
23	9.247	12.42	...	13.876	9.33

$$M_{ij} = M_{ij}^F + 2M_{ij}' + M_{ji} + M_{ij}'' \\$$

مال بایستی M_{ij} ها را بدست آورید

قانون بتی Betti's law

جابجایی نقاط سازه در محل بارهای سیستم 1 تحت اثر بارهای سیستم شماره 2



جابجایی سازه در نقاطی 1 سیستم نیروی 2 داده شده تحت اثر بارهای سیستم شماره 2

$$\sum P_1^i \Delta_{12}^i = \sum P_2^j \Delta_{21}^j \quad **$$

فرض می کنیم سیستم شماره 1 به سازه وارد شود و سپس سیستم شماره 2

کل کار انجام شده توسط نیروهای خارجی $W =$

در سیستم شماره 1 به علت اینکه در جابجایی های مربوط به سازه 2 نیرویی نداریم و فقط جابجایی داریم پس کار

صفر است ولی در اثر نیروهای روی سازه تغییر شکل هم داریم پس کار نیز داریم

$$W = \sum_{i=1}^m 1/2 P_i^i \Delta_{11}^i + \sum_{j=1}^n 1/2 P_2^j \Delta_{22}^j + \sum_{i=1}^n P_1^i \Delta_{12}^i$$

اثبات معادله **

اول سیستم 1 وارد شود و بعد سیستم 2

$$W = \sum_{i=1}^m 1/2 P_1^i \Delta_{11}^i + \sum_{j=1}^n 1/2 P_2^j \Delta_{22}^j + \sum_{j=1}^m P_1^i \Delta_{12}^1$$

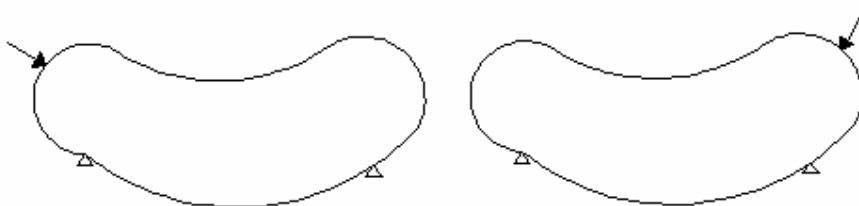
اول سیستم 2 وارد شود و بعد سیستم 1

$$W = \sum_{j=1}^n 1/2 P_2^j \Delta_{22}^j + \sum_{i=1}^n 1/2 P_1^i \Delta_{11}^i + \sum_{j=1}^n P_2^j \Delta_{21}^j$$

اگر دو معادله فوق را مساوی قرار دهیم

$$\sum P_1^i \Delta_{12}^i = \sum P_2^j \Delta_{21}^j$$

مالت خاص قانون بتی



Δ_{ij} : تغییر مکان ایجاد شده در نقطه شماره i تحت اثر اعمال بار در نقطه شماره j

$$\Rightarrow P_1 \Delta_{12} = P_2 \Delta_{21}$$

قانون ماکسول:

مالت خاصی از حالت خاص قانون بتی می باشد که در آن نیروها = 1 است

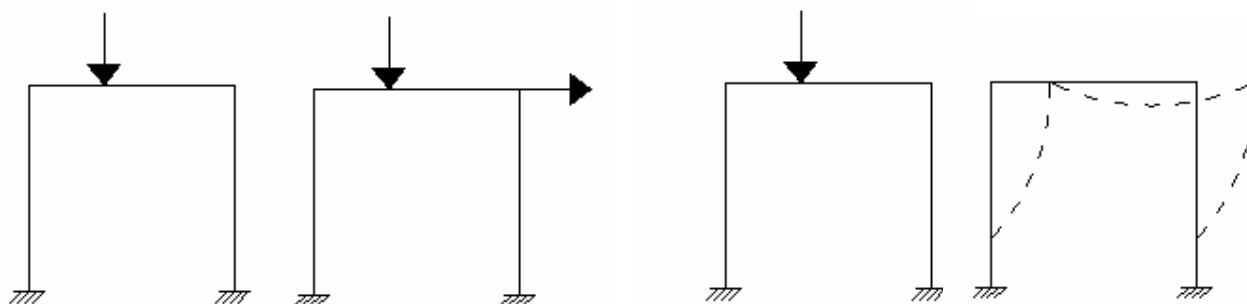
δ_{ij} = تغییر مکان نقطه شماره i تحت اثر اعمال بار واحد در نقطه j

$$1\delta_{12} = 1\delta_{21} \Rightarrow \delta_{12} = \delta_{21}$$

$$\Rightarrow \delta_{ij} = \delta_{ji}$$

مثال:

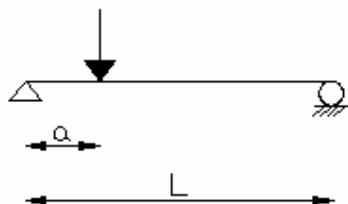
شکل تغییر فرم یافته زیر طبق قانون بالا چگونه است



$$P_1 \Delta_{12} = P_2 \Delta_{21}$$

بنابراین شکل به سمت راست حرکت می کند

مثال:

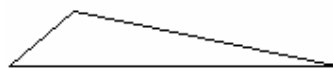


$$P_1 \Delta_{12} = P_2 \Delta_{21}$$

رسم خطوط تأثیر سازه های نا معین

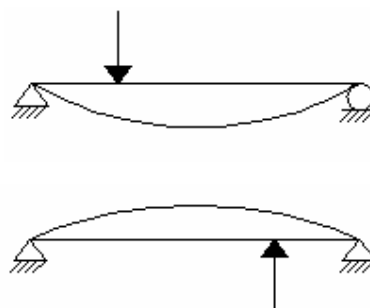
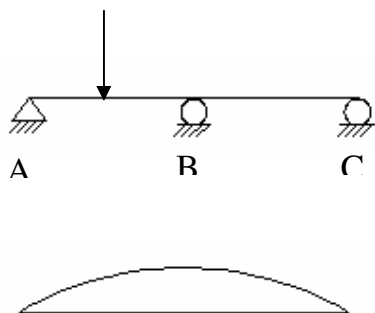
خط تأثیر تابع H در نقطه A از یک سازه یک منحنی است که عرض هر نقطه از این منحنی مثل B برابر است با مقدار تابع H در نقطه A به ازای وقتی که بار واحد متمرکز در نقطه B قرار می گیرد

خط تأثیر تابع H در نقطه A



قاعده رسم خط تأثیر با استفاده از اصل ماکسول:

می فوایم خط تأثیر عکس العمل B را رسم کنیم



اگر بجای اینکه بار وامد در نقطه B قرار دهیم باری قرار دهیم که در نقطه 2 تغییر مکان وامد ایجاد کند یعنی

$\Delta_{22} = 1$ بنابراین مقدار R_B برابر است با تغییر مکان نقطه 2 هرگاه بار وامد در نقطه 1 قرار گیرد

$$0 = -\delta_{21} + X\delta_{22} \Rightarrow X = \frac{\delta_{21}}{\delta_{22}} = R_B$$

قاعده کلی :

اگر بفوایم خط تاثیر تابع H را در نقطه A از سازه رسم کنیم

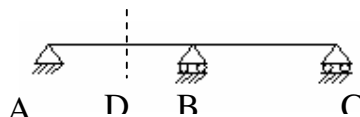
1- قید ایجاد کننده تابع H در نقطه A را حذف کنیم

2- در نقطه A یک نیرو در جهت مثبت H قرار دهیم . مقدار این نیرو باید به گونه ای باشد که در نقطه A از سازه

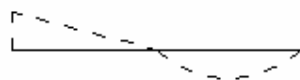
در جهت H ایجاد شود

3- شکل تغییر فرم یافته کلی سازه در اثر جابجایی مرحله 3 همان خط تاثیر تیر مورد نظر است

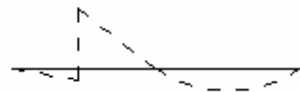
مثال :



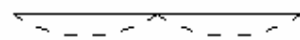
خط تاثیر عکس العمل A را رسم کنید



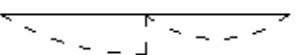
خط تاثیر برش در نقطه D را رسم کنید



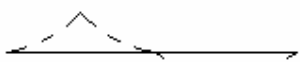
خط تاثیر لنگر در نقطه B را رسم کنید



خط تاثیر برش در نقطه B را رسم کنید



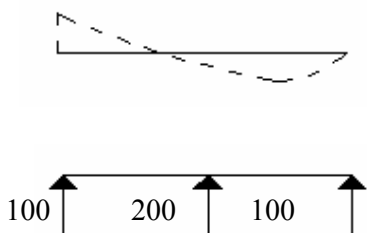
خط تاثیر لنگر در نقطه D را رسم کنید



دقیقا" روی تکیه گاه برش تعریف نمی شود و باید به اندازه یک ε در طرف چپ یا راست مقدار آن مناسبه گردد.

مثال :

مطلوبست فضا تاثیر عكس العمل A و برش در B



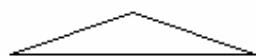
$$M = \frac{20000}{3EI}$$

$$R = \frac{25000}{3EI}$$

$$m_D = \frac{200000}{3EI} - \frac{25000}{3EI} \times 5 + \frac{5000}{EI} \times \frac{5}{2} \times \frac{5}{3} = \frac{139500}{3EI}$$

$$\Delta_D = \frac{\frac{139500}{3EI}}{\frac{200000}{3EI}} = 0.6895$$

فضا تاثیر برش در D





$$m = \frac{250}{3EI} \times 10 - \frac{50}{EI} \times \frac{10}{3} = \frac{2000}{3EI}$$

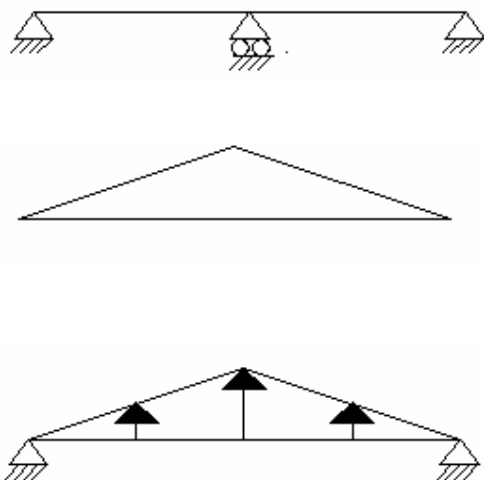
$$m'_D = \frac{5}{EI} \times \frac{5}{2} \times \frac{5}{3} - \frac{250}{3EI} \times 5 = \frac{-11875}{3EI}$$

$$\Delta'_D = \frac{-11875}{\frac{3EI}{2000}} = -0.59395$$

عرض خم تاثیر در نقطه D

$$\Delta_D^2 = 1 - 0.59395 = 0.4$$

خم تاثیر لنگر در D



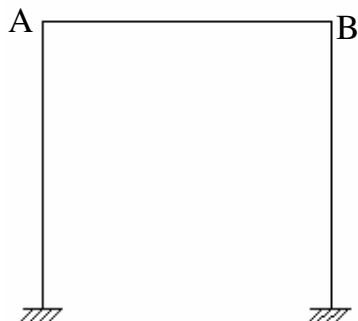
رسم خم تاثیر با استفاده از روش توزیع لنگر



$$m_{BA}^F = \frac{-1 \times 2^2 \times 4}{6^2}$$

$$m_{BC}^F = 0, m_{CB}^F = 0$$

مثال :



فقط تاثیر m_{BA}

1- برای تمام انتهای که امکان بوجود آمدن لنگرگیری وجود دارد
سازه را با از لنگرگیری واحد فقط در آن انتهای آنالیز کنید (با هر روشی)

برای سازه روبرو فقط دو بار

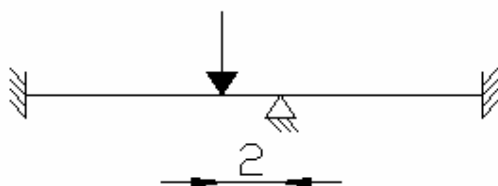
$$M_{BA} = 0.899 \times 0 + 0.444 \times 0.4 + 0 \times 0.3 + 0 \times 0 = 0.198$$

بر اساس قرارداد علامت توزیع لنگر $\pm \Rightarrow B$

برای سازه روبرو فقط 6 بار

علامت مقاومت مصالح (عرض فقط تاثیر) $m_{BA} = -0.178$

حالت موقعیت بار واحد را عوض می کنیم



2- به ازاء هر موقعیت بار واحد کارهای زیر را انجام دهید

a) به ازاء هر موقعیت لنگرگیری را مناسب کنید

b) به ازاء هر موقعیت با استفاده از آنالیز مرحله 1

.

.

.

استفاده از اصل Super مقدار لنگر فمشی

m_{BA} را به ازاء این موقعیت مناسب کنید این مقدار همان عرض فقط تاثیر خواهد بود

برای همان مثال فقط تاثیر برش و لنگر در نقطه E و فقط تاثیر لنگرهای m_{AB}, m_{BA} رسم شود

به ازاء هر موقعیت بار واحد مقادیر m_{BA}, m_{AB} را روی خطوط تاثیر بدست آورید

$m_{AB}^F = 1$					
گره •	A •	B •	C •		
عضو •	AB •	BA •	BC •	CB •	

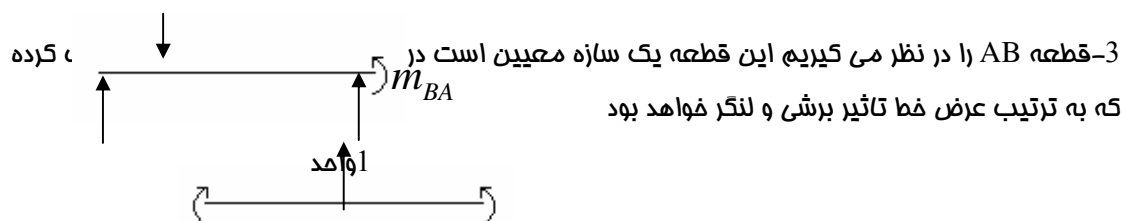
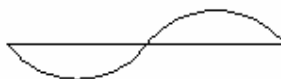
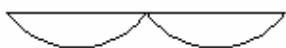
DF

FEm

جواب

FEm

•	•	•	•	•
•	•	•	•	•
•	•	•	•	•
•	•	•	•	•
•	•	•	•	•

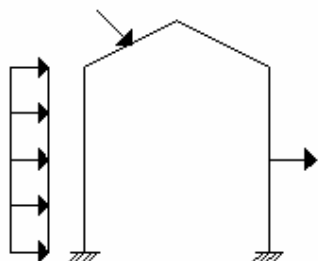


اگر بار روی دهانه نباشد این ترمها حذف می شود

$$x \leftarrow a \Rightarrow \begin{cases} m_E = \frac{6x}{L} + \frac{m_{AB}}{L}(L-x) + \frac{m_{BA}x}{L} \\ V_E = \frac{6}{L} + \frac{m_{BA} - m_{AB}}{L} \end{cases}$$

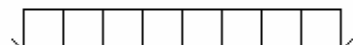
$$x \rightarrow a \Rightarrow \begin{cases} m_E = \frac{a}{L}(L-x) + \frac{m_{AB}}{L}(L-x) + \frac{m_{BA}x}{L} \\ V_E = \frac{-a}{L} + \frac{m_{BA} - m_{AB}}{L} \end{cases}$$

تملیل سازه زیر به روش توزیع لنگر



مثال:

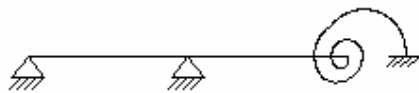
تمت بار گسترده یکنواخت سازه زیر را آنالیز کنید



سازه را دو قسمت در نظر می گیریم معادله تعادل لنگر را برای آن دو عضو می نویسیم معادله برش را برای آن می نویسیم و آنها را در معادله شیب و اخت گذاشته مسئله را حل می کنیم

مثال:

K چقدر باشد تا رفتار در سازه زیر یکسان باشد



$$m_1 = K_1 \theta$$

$$m_{CA} = 0 \Rightarrow \frac{2EI}{L}(2\theta_C + \theta_A) = 0$$

$$\theta_C = \frac{\theta_A}{L} \Rightarrow m_{AC} = \frac{3EI}{L}\theta_3$$



$$\Rightarrow K\theta_A = \frac{3EI}{L}\theta_A \Rightarrow EI = \frac{KL}{3}$$

مثال :



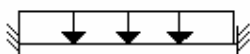
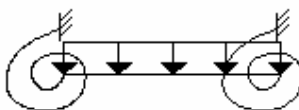
$$K_1 = \infty, K_2 = 0$$

$$\Rightarrow S = \frac{4EI}{L}$$

$$K_1 = 0, K_2 = 0$$

$$\Rightarrow S = \frac{3EI}{L}$$

در تیر فوق یک بار گسترده قرار داده و S ها را بدست می آوریم



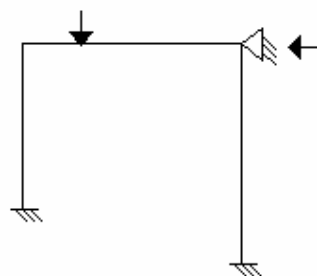
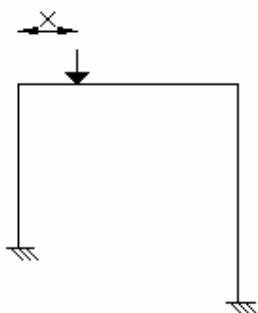
$$\theta_A = \frac{m_{AB}}{K_1}, \theta_B = \frac{m_{BA}}{K_2}$$

$$m_{AB} = \frac{WL^2}{12} + \frac{4EI}{L}\left(\frac{m_{AB}}{K_1}\right) + \frac{2EI}{L}\left(\frac{m_{BA}}{K_2}\right)$$

مثال :

X به چه اندازه باشد تا انتقال جانبی صفر باشد

مسئله 3 جواب دارد و جواب آن هنگامی است که نیرو روی مفاصل باشد



بعد معادلات تعادلنگر را برای گره A و B یک معادله درجه 3 بر حسب x بدست می آید سه معادله سه مجهول
 θ_1, θ_2 را حذف می کنیم و معادله فقط بر حسب x بدست می آید

$$V_1 + V_2 = 0$$

$$f(\theta_1, \theta_2) = 0$$

$$g(\theta_1, \theta_2, x) = 0$$

$$h(\theta_2, \theta_3, x) = 0$$