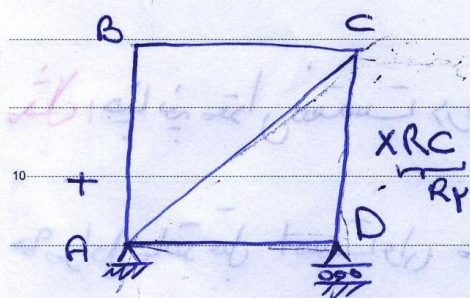


مرحله اول / سیستم  
 تحت بارهای خارجی  
 نیروها  $PL$  و  $Pu_1$

مرحله دوم: سیستم تحت بار واحد در عضو جبرول BD  
 نیروها  $Pu_1$   
 $R_1 = FBD$



مرحله سوم / سیستم تحت بار واحد در جبرول BD  
 دروازه تکیه گاه جبرول  
 $R_x = R_c$   
 نیروها  $Pu_2$

Member	PL	$Pu_1$	$Pu_2$	L	EA
AB	$-yP$	$-\frac{1}{\sqrt{2}}$	0	L	EA
AC	$-\sqrt{2}P$	1	$\sqrt{2}$	$L\sqrt{2}$	EA
AD	0	$\frac{1}{\sqrt{2}}$	0	L	EA
BC	P	$-\frac{1}{\sqrt{2}}$	0	L	EA
BD	0	1	0	$L\sqrt{2}$	EA
CD	P	$-\frac{1}{\sqrt{2}}$	-1	L	EA
$\Sigma$					

$$\Delta_L = \sum \left( \frac{PL Pu_1 L}{EA} \right) = \frac{-yPL}{EA}$$

$$\Delta_{xL} = \sum \left( \frac{PL Pu_2 L}{EA} \right) = \frac{-PL}{EA} (1 + y\sqrt{2})$$

$$\Delta_{y2} = \sum \left( \frac{Pu_1 Pu_2 L}{EA} \right) = \frac{(1+y\sqrt{2})L}{EA}$$

$$\Delta_{u1} = \sum \left( \frac{Pu_1 Pu_1 L}{EA} \right) = \frac{y(1+\sqrt{2})L}{EA}$$

$$\Delta_{u2} = \sum \left( \frac{Pu_2 Pu_2 L}{EA} \right) = \frac{(y+1)L}{\sqrt{2}EA}$$



$$\frac{L}{EA} \begin{bmatrix} 2(1+\sqrt{2}) & 2 + \frac{1}{\sqrt{2}} \\ 2 + \frac{1}{\sqrt{2}} & 1 + 2\sqrt{2} \end{bmatrix} \begin{bmatrix} R_1 \\ R_2 \end{bmatrix} + \frac{PL}{EA} \begin{bmatrix} -2 \\ -(1+2\sqrt{2}) \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} 0 \\ 0 \end{bmatrix}$$

بردار تغییر شکل مابین
بردار تغییر شکل مابین
قماش از بارگذاری مابین

$\Rightarrow R_1 = F_{BD} = -0.242 P$

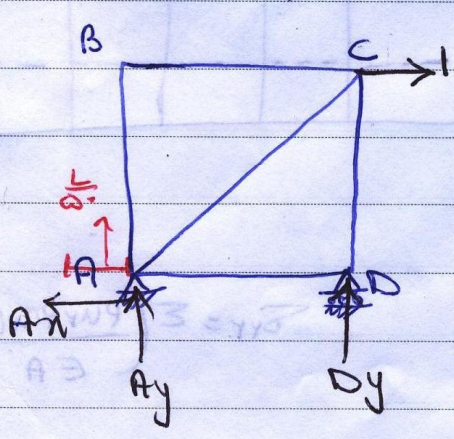
$R_2 = R_C = 1.172 P$

**مثال:** چنانچه مقدار نشست در عضو تکبیرگاه C برابر با  $\frac{L}{20}$  باشد چگونه باید مسئله را حل کرد؟

هر در اصل مانند قبل است ولی در مرحله آخر نیز برابر با [مانند] خواهد بود و داریم  $[\frac{L}{20}]$

**مثال:** چنانچه تکبیرگاه A به اندازه  $\frac{L}{50}$  به سمت چپ جابجا شود در این صورت چگونه باید مسئله را حل کرد؟ اثر نشست تکبیرگاه A چنانچه با استفاده از اصل پریم نظریه سازش معین اعمال شود باعث ایجاد نیروی داخلی در FBD نمی شود یا بر این گمان خرابی اول برابر یا صفر است.

الفون بررسی کنیم که نشست تکبیرگاه A چه نسبتی در قطعی C ایجاد می کند.



$\sum F_x = 0 \Rightarrow Ax = +1$

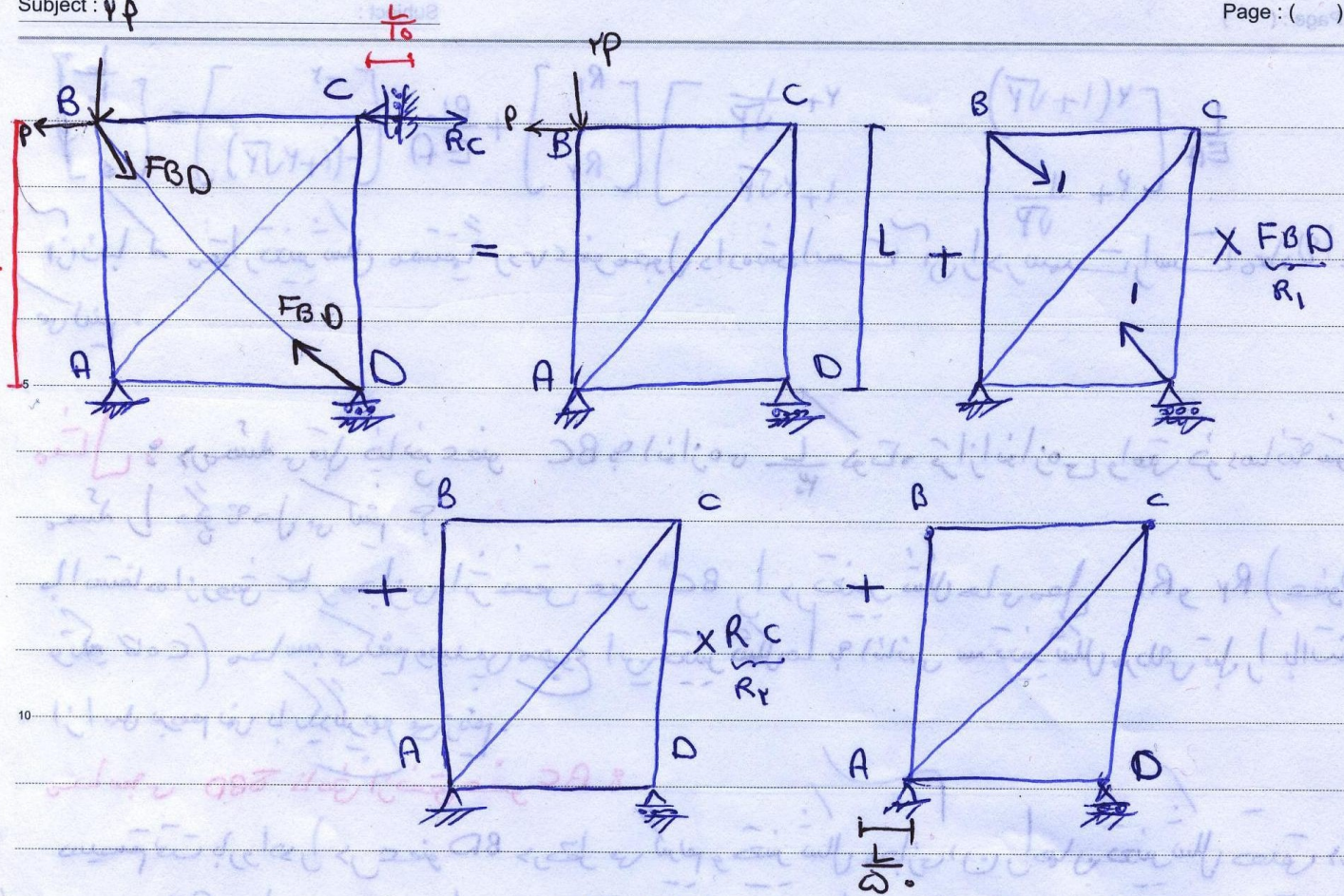
$\sum F_y = 0 \Rightarrow Ay = -Dy = -1$

$\sum M_A = 0 \Rightarrow 1 \times L - Dy \times L = 0 \Rightarrow Dy = 1$

$1 \times \delta_C + (-1)(0) + 1(0) + 1(\frac{L}{50}) = 0$

$\delta_C = \frac{L}{50}$





$$\frac{L}{EA} \begin{bmatrix} 2(1+\sqrt{2}) & 2 + \frac{1}{\sqrt{2}} \\ 2 + \frac{1}{\sqrt{2}} & 1+2\sqrt{2} \end{bmatrix} \begin{bmatrix} R_1 \\ R_2 \end{bmatrix} + \frac{PL}{EA} \begin{bmatrix} -2 \\ -\sqrt{2} \\ -(1+2\sqrt{2}) \end{bmatrix} + \begin{bmatrix} 0 \\ -\frac{L}{\omega} \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} 0 \\ 0 \end{bmatrix}$$

در مسئله قبل مقدار نشست دقیقاً در محل نیروی مجهول داده شده بود بنابراین می توانستیم از امتیاز راست  
 راست معادله جابجایی کنیم اما در این مسئله مقدار نشست در تکیه گاه A نسبت به اجزای تغییر شکل در نقطه  
 C خواصش را که آن را محاسبه کردیم. (SC)  
 این تغییر شکل با همراه با تغییر شکل قبل (ناشی از  $R_1$  و  $R_2$  و بارهای خارجی) جمع شده و مثبتاً برابر با  
 صفر قرار داده می شود.

**نورس اثر خاص عضو در مسئله ۱**

چنانچه در مسئله قبل عضو BD به اندازه  $\frac{1}{P_0}$  بزرگ تر از اندازه محاسباتی ساخته شود در آن صورت  
 مسئله را می توان حل می کنیم.



$$\frac{L}{EA} \begin{bmatrix} 2(1+\sqrt{2}) & 2 + \frac{1}{\sqrt{2}} \\ 2 + \frac{1}{\sqrt{2}} & 1 + 2\sqrt{2} \end{bmatrix} \begin{bmatrix} R_1 \\ R_2 \end{bmatrix} + \frac{PL}{EA} \begin{bmatrix} -2 \\ -(1+2\sqrt{2}) \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} \frac{1}{\sqrt{2}} \\ 0 \end{bmatrix}$$

از آنجا که مقدار تغییر شکل مستقیماً روی عضو معلوم داده شده است آن را در سمت راست امعادله اعمال می‌کنیم.

**مثال:** در مسئله قبل چنانچه عضو BC به اندازه  $\frac{L}{3}$  کوتاه تر از اندازه واقعی خود ساخته شود مسئله را چگونه حل می‌کنیم؟

با استفاده از روش کار مجازی اثر خاص عضو BC را در تغییر شکل‌های محل  $R_1$  و  $R_2$  (عضو BD و تکیه گاه C) محاسبه می‌کنیم و صدیق مجموع این تغییر شکل‌ها به تغییر شکل مربوطه قبل را با استفاده از اصل بزرگ‌نهی با یکدیگر جمع می‌زنیم.

محاسبه  $\delta_{BD}$  ناشی از نقص عضو BC:

صدیق تحت بار واحد در عضو BD در نظر می‌گیریم و تغییر شکل مجازی آن را همان تغییر شکل صدیق در اثر نقص عضو BC قرار می‌دهیم در این صورت کار نیروهای داخلی با کار نیروهای خارجی برابر است.

$w_{ext} = w_{int}$

محاسبه  $\delta_{BD}$  ناشی از نقص عضو BC

$$1 \times \delta_{BD} = -\frac{1}{\sqrt{2}} \times \left( -\frac{L}{3} \right)$$

$$\delta_{BD} = \frac{L}{3\sqrt{2}}$$

$w_{ext} = w_{int}$

محاسبه  $\delta_C$  ناشی از نقص عضو BC

$1 \times \delta_C = 0$

$\delta_C = 0$

$$\frac{L}{EA} \begin{bmatrix} 2(1+\sqrt{2}) & 2 + \frac{1}{\sqrt{2}} \\ 2 + \frac{1}{\sqrt{2}} & 1 + 2\sqrt{2} \end{bmatrix} \begin{bmatrix} R_1 \\ R_2 \end{bmatrix} + \frac{PL}{EA} \begin{bmatrix} -2 \\ -(1+2\sqrt{2}) \end{bmatrix} + \begin{bmatrix} \frac{L}{3\sqrt{2}} \\ 0 \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} \frac{1}{\sqrt{2}} \\ 0 \end{bmatrix}$$



**مثال:** خرابی شکل قاب را در نظر بگیرید چنانچه تکیه گاه D به اندازه  $\frac{L}{4}$  به سمت راست منتقل شود

و عضو AB و AD به ترتیب  $\frac{L}{40}$  و  $\frac{L}{50}$  بزرگ تر و کوچک تر از اندازه محاسباتی ساخته شوند در این

صورت معادلات همساز برای محاسباتی فوق منقول چگونه نوشته می شود؟ (مثال مسئله قبل)

**اثر حرارت:**

در قسمت قبل چنانچه عضو BC به اندازه  $\Delta T = 30^\circ$  حرارت داده شود مسئله را چگونه باید حل کنیم

برای حل مسئله سازش اولیه را در نظر می گیریم و تغییر شکل های ناشی از حرارت را در عضو BD و تکیه گاه

و تکیه گاه C محاسباتی کنیم با استفاده از اصل بجم نمی مجموع تغییر شکل ها در اثر:

- ۱) FBC (۲)  $R_C$
  - ۳) بارگذاری خارجی
  - ۴) حرارت
- باید برابر با صفر یا منفی باشد

محاسباتی  $\Delta_{BD}$  ناشی از حرارت در عضو BC:

سیمت با بار واحد در نظر می گیریم که تغییر مجازی آن تغییر شکل حقیقی سازه در اثر بارگذاری حرارتی باشد

در این صورت  $1 * \Delta_{BD} = \sum P u_i \alpha L \Delta T$   $\Delta_{BD} = \frac{-1}{\sqrt{2}} * \alpha L \Delta T$

$\Delta_{BD} = \frac{-\alpha L \Delta T}{\sqrt{2}}$

محاسباتی  $\Delta_C$  ناشی از حرارت BC:

$w_{ext} = w_{int}$

$1 * \Delta_C = \sum P u_r \alpha L \Delta T$

$= 0(\alpha)(L) \Delta T$

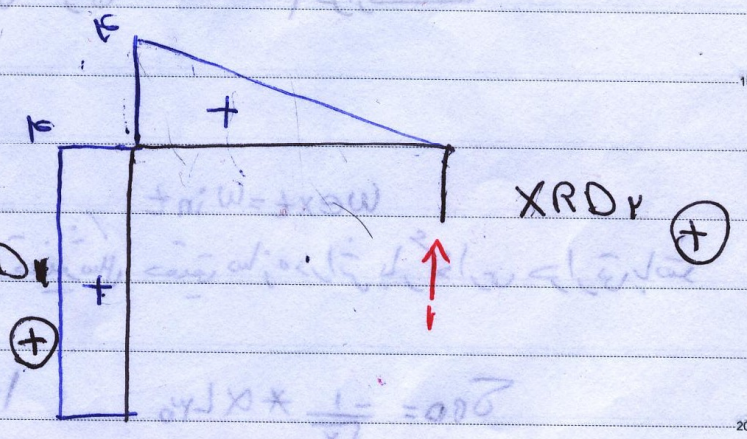
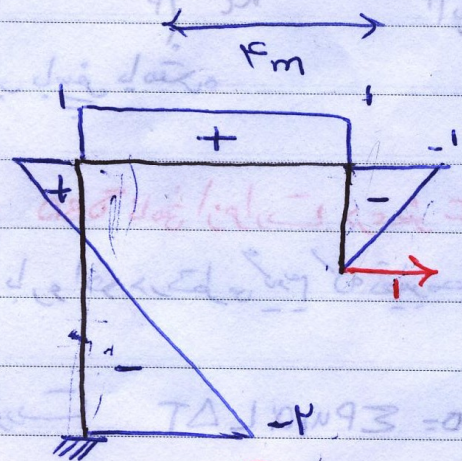
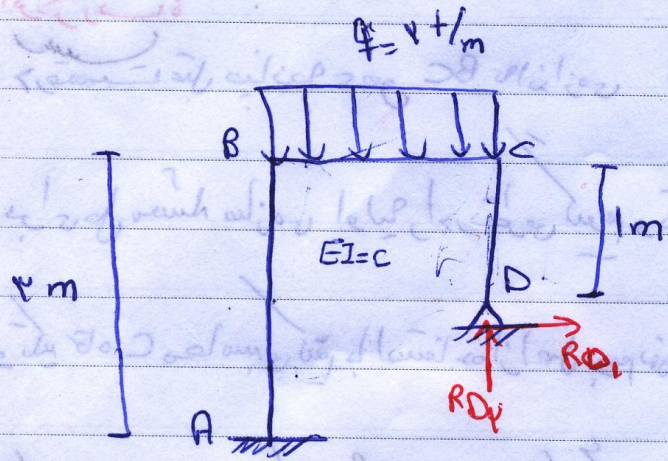
$\Delta_C = 0$



$$\frac{L}{EA} \begin{bmatrix} 2(1+\sqrt{2}) \\ 2+\frac{1}{\sqrt{2}} \end{bmatrix} \begin{bmatrix} R_1 \\ R_2 \end{bmatrix} + \frac{PL}{EA} \begin{bmatrix} -2 \\ -(1+2\sqrt{2}) \end{bmatrix} + \begin{bmatrix} -\frac{3.0L}{\sqrt{2}} \\ 0 \end{bmatrix}$$

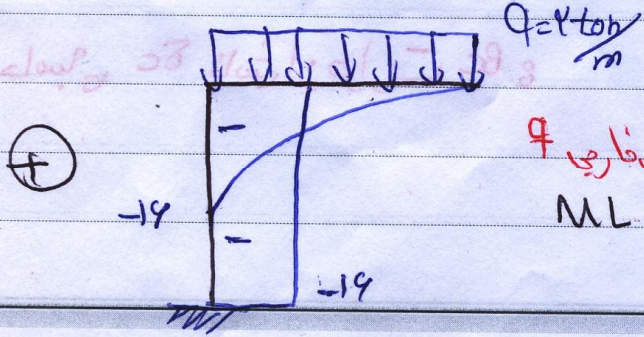
مثال: عاب شکل مقابل را در نظر بگیرید. جابجایی تکیه‌گاه D به اندازه  $\frac{1}{100}$  متر نسبت به راستی و به اندازه  $\frac{2}{100}$  متر به سمت راست نسبت به دانه و انحراف‌های تکیه‌گاه را در نقطه D به سمت راست و ...

یا اگر نام نیروی برش و گشتادگی را رسم کنید.



① سیستم تحت بار واحد در جهت  $RD_1$   
نگرهای تنش ایجاد شده  $M_{U1}$

② سیستم تحت بار واحد در جهت  $RD_2$   
نگرهای تنش ایجاد شده  $M_{U2}$



③ سیستم تحت اثر بارهای جاری  $q$   
نگرهای تنش ایجاد شده  $M_L$



Member	M <sub>U1</sub>	M <sub>U2</sub>	M <sub>L</sub>	شماره	جهت
DC	-x	0	0	D	→ 1
CB	1	x	-x <sup>2</sup>	C	→ 2
AB	-x+x	0	-ly	A	→ 3

$$\delta_{11} = \int \frac{m_{u1} m_{u1}}{EI} dx \quad \delta_{11} = \int_0^l \frac{(-x)(-x)}{EI} dx + \int_0^l \frac{(1)(1)}{EI} dx + \int_0^l \frac{(-x+x)(-ly)}{EI} dx$$

$$\delta_{1L} = \int \frac{m_{u1} m_{L}}{EI} dx = \frac{\Delta}{lEI}$$

$$\delta_{2L} = \int \frac{m_{u2} m_{L}}{EI} dx = -\frac{\gamma \Delta}{EI}$$

$$\delta_{31} = \int \frac{m_{u3} m_{u1}}{EI} dx = \frac{\gamma \gamma}{lEI}$$

$$\delta_{32} = \int \frac{m_{u3} m_{u2}}{EI} dx = \frac{\gamma \Delta}{lEI}$$

$$\delta_{33} = \int \frac{m_{u3} m_{u3}}{EI} dx = \frac{\gamma}{EI} = \delta_{31}$$

$$\begin{bmatrix} \delta_{11} & \delta_{12} \\ \delta_{21} & \delta_{22} \end{bmatrix} \begin{bmatrix} R_1 \\ R_2 \end{bmatrix} + \begin{bmatrix} \delta_{1L} \\ \delta_{2L} \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} 0 \\ 0 \end{bmatrix}$$

بارگذاری بدون نسبت

$$\frac{1}{EI} \begin{bmatrix} \frac{\gamma \gamma}{l} & \gamma \\ \gamma & \frac{\gamma \Delta}{l} \end{bmatrix} \begin{bmatrix} R_1 \\ R_2 \end{bmatrix} + \frac{1}{EI} \begin{bmatrix} \Delta \\ -\gamma \Delta \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} 0 \\ 0 \end{bmatrix}$$

$$R_1 = -\frac{\gamma \Delta}{l}$$

$$R_2 = \frac{\gamma \Delta}{l}$$

$$\frac{1}{EI} \begin{bmatrix} \frac{\gamma \gamma}{l} & \gamma \\ \gamma & \frac{\gamma \Delta}{l} \end{bmatrix} \begin{bmatrix} R_1 \\ R_2 \end{bmatrix} + \frac{1}{EI} \begin{bmatrix} \Delta \\ -\gamma \Delta \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} 0.01 \\ -0.01 \end{bmatrix}$$

بارگذاری با هم

$$\Rightarrow R_1 = -\frac{\gamma \Delta}{l} + \frac{\gamma \Delta \gamma}{lEI} = \frac{\gamma \Delta}{l} \left( -1 + \frac{\gamma}{EI} \right)$$

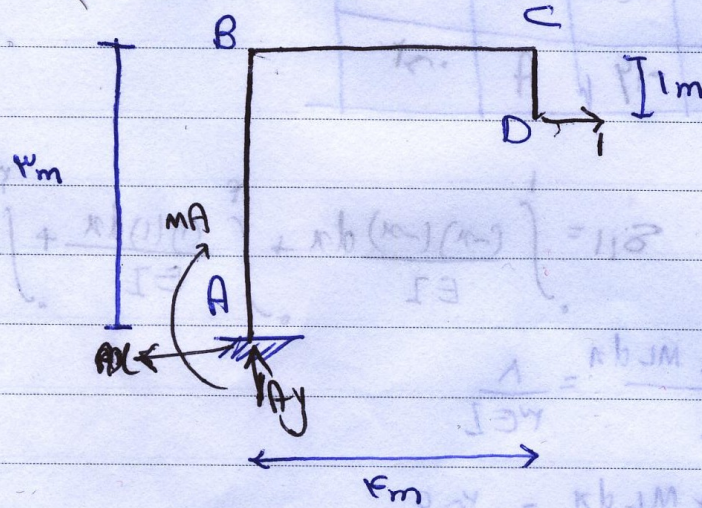
$$R_2 = \frac{\gamma \Delta}{l} - \frac{\gamma \Delta \gamma}{lEI} = \frac{\gamma \Delta}{l} \left( 1 - \frac{\gamma}{EI} \right)$$

$$(EI = \Delta \times 10^6)$$



مثال: احمده قبل راد طاق دل لنه كه سيمت تا تصور از زیر باشد!

1) بارگذاری جانبی 4 (2- درون تکیه A به اندازه 5 رادین در جهت عقربه‌های ساعت)



عناصری  $\delta D_1 = \delta D_2 = \delta D_3$  ناشی از دوران A تکیه A

$$\sum F_x = 0 \quad A_x = 1$$

$$\sum F_y = 0 \quad A_y = 0$$

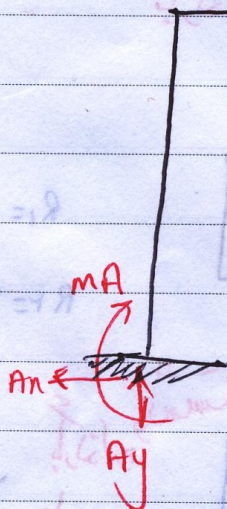
$$\sum M_A = 0 \quad M_A + 1 \times 4 = 0$$

$$w_{ext} = w_{int} \Rightarrow 1 \times \delta D_1 + 1(0) + 0(0) + M_A \theta_A = 0$$

$$1 \times \delta D_1 + (-4) \times (0.05) = 0$$

$$\delta D_1 = 0.10$$

عناصری  $\delta D_2 = \delta D_3 = \delta D_4$  ناشی از دوران A و B تکیه A و B



$$\sum F_x = 0 \quad A_x = 0$$

$$\sum F_y = 0 \quad A_y = -1$$

$$\sum M_A = 0 \quad M_A = 1 \times 4 = 4$$

$$w_{ext} = w_{int} = 0$$

$$1 \times \delta D_1 + (0)(0) + (-1)(0) + 4(0.05) = 0$$

$$\delta D_1 = -0.20$$



Date :

Subject :

Page : ( )

$$\frac{1}{EI} \begin{bmatrix} \frac{44}{3} & 2 \\ 2 & \frac{40}{3} \end{bmatrix} \begin{bmatrix} R_1 \\ R_2 \end{bmatrix} + \frac{1}{EI} \begin{bmatrix} \frac{A}{3} \\ -256 \end{bmatrix} + \begin{bmatrix} 0.10 \\ -0.20 \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} 0 \\ 0 \end{bmatrix}$$

افشین خردمند



This document was created with Win2PDF available at <http://www.daneprairie.com>.  
The unregistered version of Win2PDF is for evaluation or non-commercial use only.