

Double Integration Method

نُسَأْكِمُ الدُّعَاءَ

Table of Contents

* <i>Deflection of Structures</i> -----	Page 2
* <i>Methods of calculating deflections</i> -----	Page 5
* <i>Double Integration Method</i> -----	Page 6
* خطوات حل المسائل -----	Page 32
* <i>Examples</i> -----	Page 33
* <i>Method of Zones</i> -----	Page 59
* <i>Examples</i> -----	Page 60

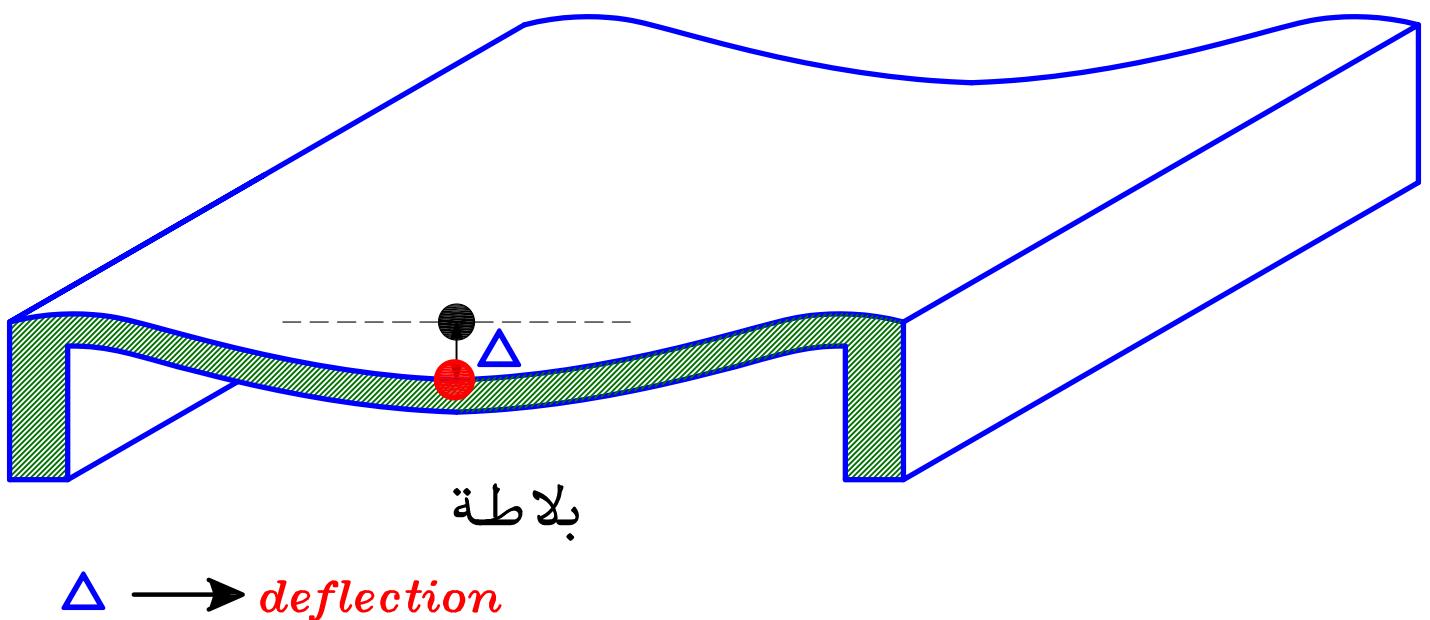
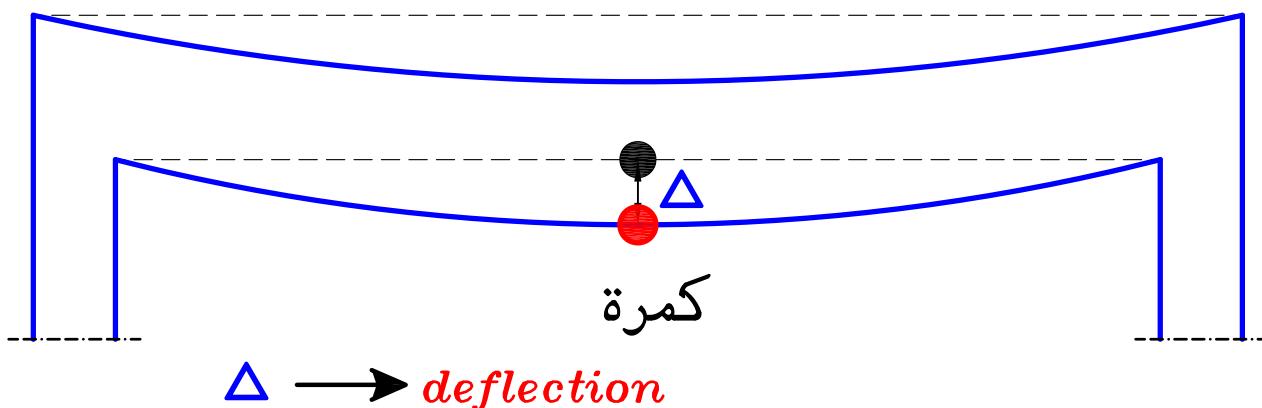
DEFLECTION OF STRUCTURES

أى منشأ يحدث له حركة طفيفة نتیجة التأثير عليه بأى **Load** أو نتیجة تغير في درجات الحرارة أو الـ **Shrinkage**.

الـ **deflection** (الترخيم) هو عبارة عن حدوث حركة للنقطة من مكانها الاصلى الى مكان جديد.

مقاومة أى منشأ لحدوث الحركة يسمى **Stiffness** وهذه سوف يتم دراستها في سنة (٣ مدنى).

الـ **Linear deflection** اما أن يكون **deflection** أو **Rotational deflection**.



- ١- حدوث **deflection** زائد في الكمرات مثلاً يؤدي إلى حدوث شروخ بالكاميرا و بالتالي العمل على صدأ حديد التسليح أو تشقق البياض نتيجة للشروخ .
- ٢- حدوث **deflection** زائد للكمرات و عمدان أي مبني من الممكن أن يؤثر على الحوائط الداخلية للمبني و يعمل على تكسيرها .
- ٣- يستخدم الـ **deflection** في ايجاد معادلات نستخدمها لحل المنشآت اذا كانت معادلات الاتزان غير كافية للحل و ها سوف ندرسه في الترم الثاني .

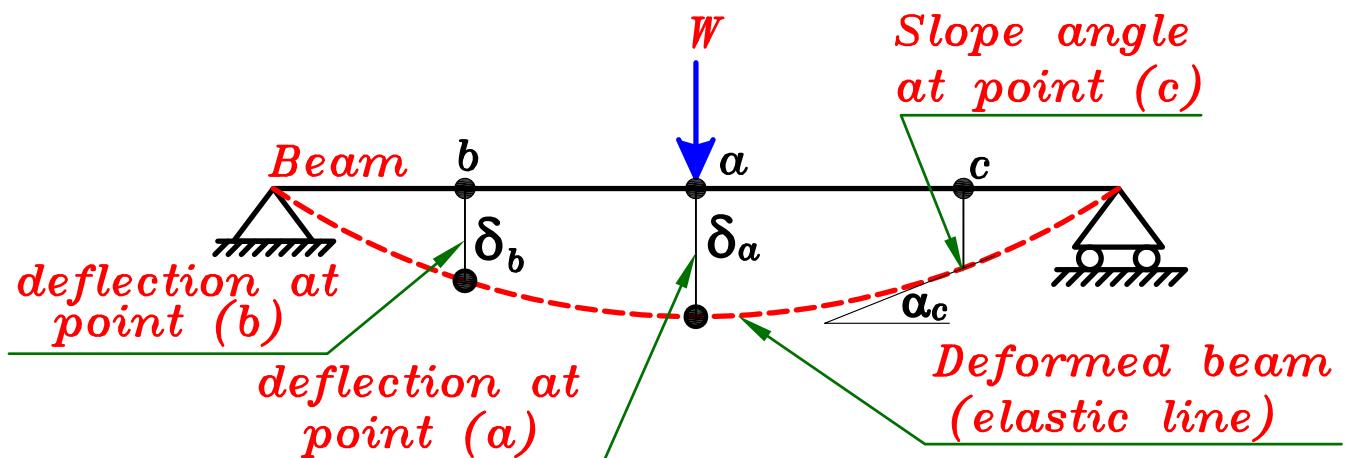
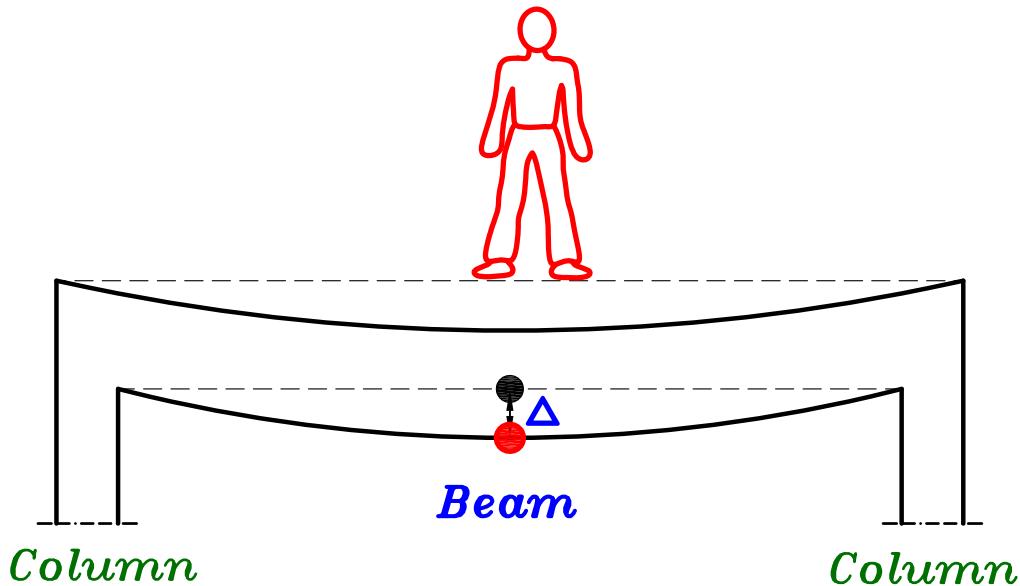
For statically determinate structures:

NO. of unknowns=NO. of equations يكون بالنسبة لهذه المنشآت عبارة عن **Forces** و **Reactions** # **Unknowns** # **Link members** في الـ **Equilibrium equations** هي عبارة عن **Equations** # **I.H. Equations** و الـ $(\Sigma X = 0, \Sigma Y = 0, \Sigma M @ any point = 0) + I.H. Equations$

For statically indeterminate structures:

NO. of unknowns > NO. of equations يكون بالنسبة لهذه المنشآت و بالتالي لحل هذه المنشآت تحتاج إلى معادلات زيادة لكي تصبح عدد المعادلات مساوى لعدد المجاهيل و هذه المعادلات ممكن أن نحصل عليها عن طريق معرفة قيم الـ **deflection** و الـ **Slope angle** عند بعض النقط و هذا ما سوف نتعلمته الترم القادم أما هذا الترم سنتعلم كيفية حساب الـ **deflection** و الـ **Slope angle** .

DEFLECTION OF STRUCTURES



الـ **deflection** هو تحرك النقطة من مكانها الاصلی الى مكان جديد نتيجة التأثير عليها بأحمال و يرمز له اما بـ **Y** أو **δ**.

δ_b & **δ_a** → **deflections at points (a & b)**

الـ **Slope angle** هو دوران النقطة من وضعها الاصلی الى وضع جديد او هو ميل النقطة في وضعها الجديد عن وضعها الاصلی و يرمز له بـ **Y** أو **α**.

α_c → **slope angle at the point (c).**

Methods of calculating deflections :

- 1 - *The double Integration method.*
(Maculay's method)
- 2 - *The conjugate beam method.*
(The moment area method)
- 3 - *The elastic-load method.*
- 4 - *The method of virtual work.*
- 5 - *Graphical method for truss deflection.*

الطرق التي
سيتم دراستها

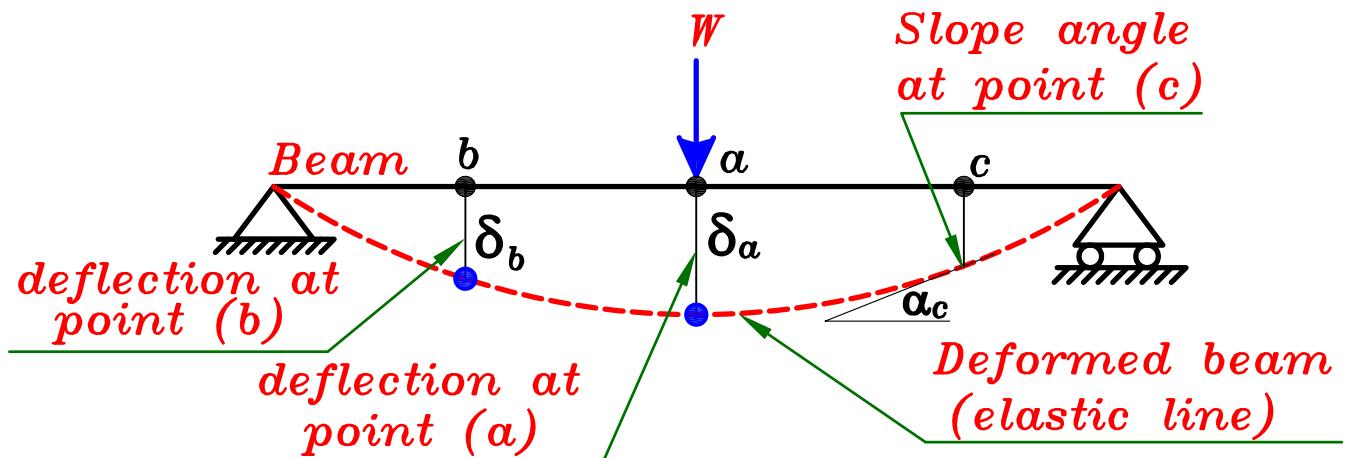
بعض هذه الطرق يستخدم لحساب ال **deflection** عند نقطة معينة و البعض الآخر يحسب ال **deflection** عند أي نقطة على ال **Member**.

بعض هذه الطرق يأخذ في اعتباره تأثير ال **Bending** و البعض الآخر يأخذ تأثير ال **Bending & Normal & Shear**.

حساب ال **deflection** له أهمية كبيرة في مجالات التصميم حيث أن الأكواد الخاصة بالتصميم تنص على عدم تخطى قيم ال **deflection** لقيم معينة تنص عليها و ذلك للاغراض الانشائية و البصرية أو التفصية .

DOUBLE INTEGRATION METHOD

تعتمد هذه الطريقة على حل معادلة تفاضلية من الدرجة الثانية بين العزوم و التفاضل الثاني لل deflection و عن طريق عمل تكامل مرتين لهذه المعادلة نحصل على ال deflection .



كل فكرة هذه الطريقة هي كتابة معادلة ال Moment بطريقة معينة
سيتم توضيحها

ثم بتكامل هذه المعادلة نحصل على ال Slope angle (Y')
وبتكاملها مرة أخرى نحصل على (Y)

$$\frac{E}{R} = \frac{M}{I} = \frac{f}{y}$$

E = young's modulus of elasticity.

I = moment of inertia of the beam cross section.

M = bending moment equation.

R = Radius of curvature

f = normal stress

y = ordinate of fibre at which (f) is determined.

بعد النقطة التي نحسب عندها ال Stress

$$\frac{E}{R} = \frac{M}{I}$$

$M = E I / R$ --- if $1/R = K = \text{curvature} = y''$

$$M = E I K = E I y''$$

$$y'' = (1/EI) M$$

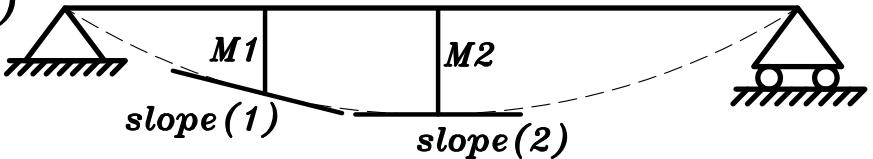
$$y'' = d^2y / dx^2 \quad \& \quad y = dy / dx$$

$$\text{Curvature } (y'') = d^2y / dx^2 = - (M/EI)$$

الإشارة السالبة لأنه كلما زادت X يقل الـ y'

$$M_1 > M_2$$

$$\text{Slope } (1) < \text{Slope } (2)$$



by integrating this equation we can get the slope angle

$$\text{SLOPE } (y') = dy/dx = \frac{1}{EI} [\int (-M dx) + C_1]$$

by integrating this equation we can get the deflection

$$\text{DEFLECTION } = y = \frac{1}{EI} \left\{ \int \left(\int (-M dx) + C_1 \right) + C_2 \right\}$$

Where:

E = young's modulus of elasticity.

I = moment of inertia of the beam cross section.

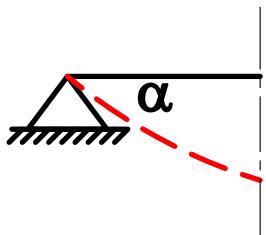
M = bending moment equation.

C_1 & C_2 can be found from boundary(intial) conditions.

SUPPORTS AND BOUNDARY CONDITIONS

الـ **boundary conditions** هى معلومات تكون معروفة عند نقط معينة ولكل **Support** معلومات نعرفها عنه و هي كالتالى :

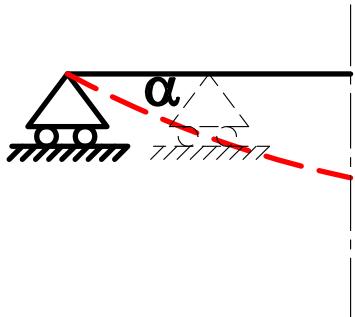
1) Hinged Support



$\alpha \neq 0$	يسمح بالدوران
$x = 0$	يمنع الحركة فى اتجاه X
$y = 0$	يمنع الحركة فى اتجاه Y

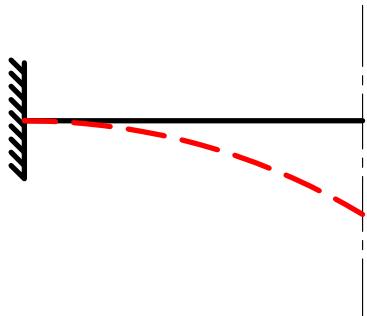
حيث أن (α) هي **slope angle** و ال (x) هي حركة النقطة في اتجاه محور (X) اي الاتجاه الافقى و ال (y) هي الحركة في اتجاه محور (Y) اي الاتجاه الرأسى .

2) Roller Support



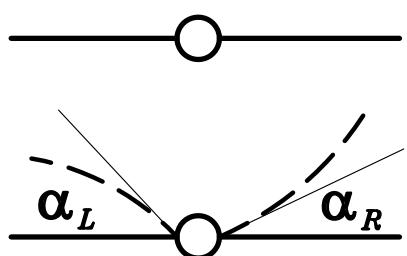
$\alpha \neq 0$	يسمح بالدوران
$x \neq 0$	لا يمنع الحركة فى اتجاه X
$y = 0$	يمنع الحركة فى اتجاه Y

3) Fixed Support



$\alpha = 0$	لا يسمح بالدوران
$x = 0$	يمنع الحركة فى اتجاه X
$y = 0$	يمنع الحركة فى اتجاه Y

4) Intermediate hinge



$$\alpha_L \neq \alpha_R \neq 0$$

$$x \neq 0$$

$$y \neq 0$$

يسمح بالدوران

لا يمنع الحركة في اتجاه X

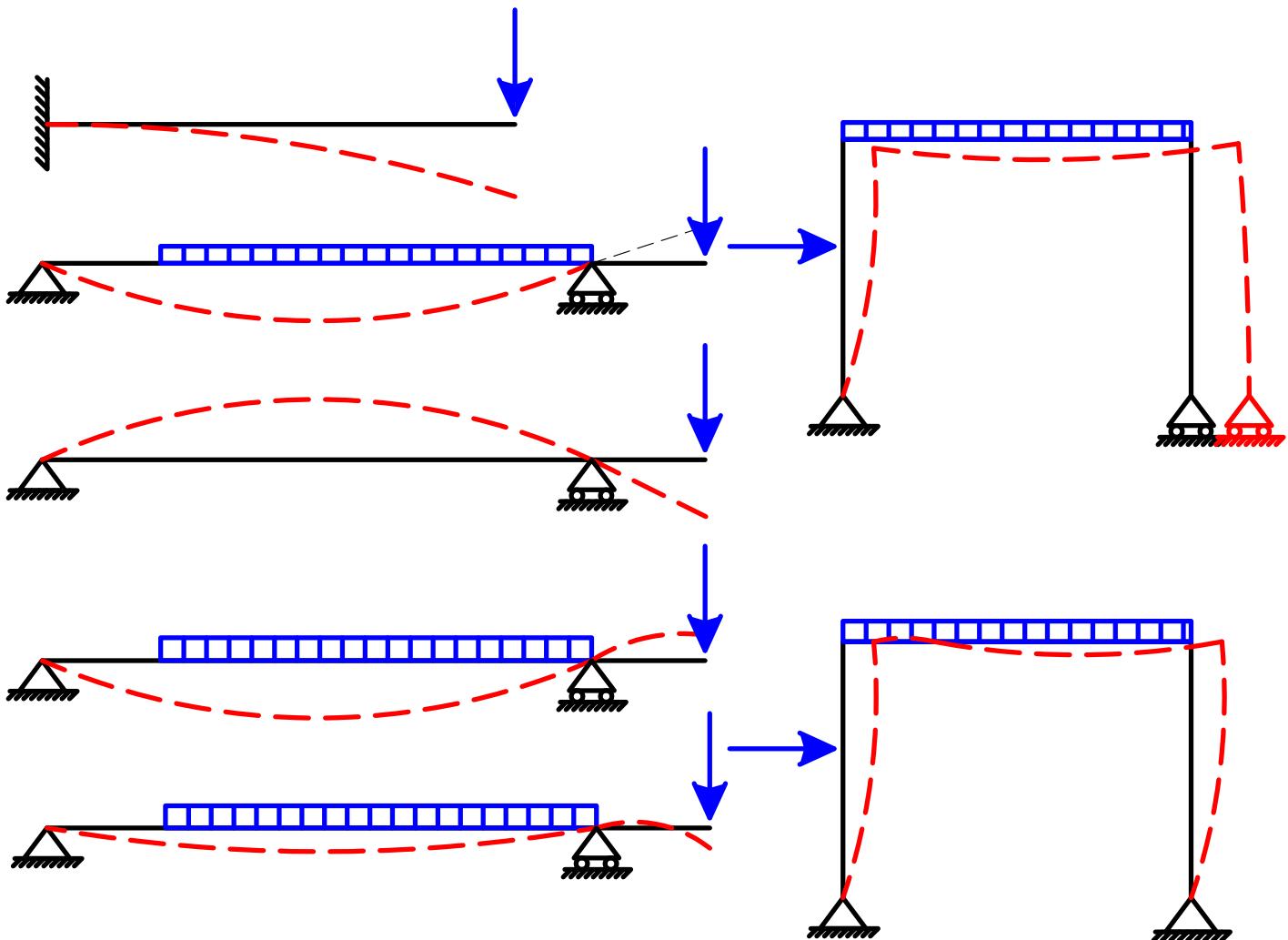
لا يمنع الحركة في اتجاه Y

ELASTIC LINE

هو شكل الكمرة بعد حدوث ال *Deformations* لها.

ملحوظة

تحتفظ ال *Deformation* بزواياها بعد ال *Rigid Joint*



شروط تطبيق طريقة الـ Double integration method

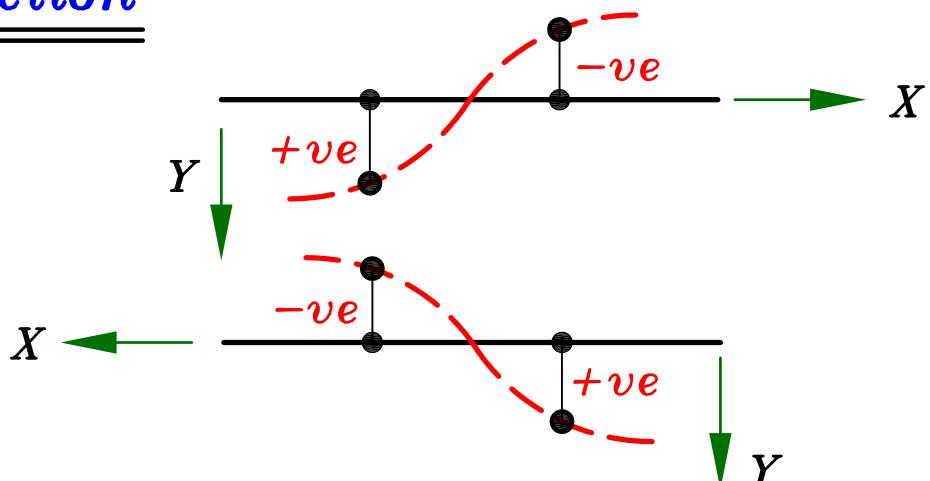
- ١ - أن تكون الـ **Inertia (I)** ثابتة خلال طول التكامل.
- ٢ - المعادلة التفاضلية و تكاملاتها تكون متصلة خلال طول التكامل .
أي أنه لا يوجد مثلا **Intermediate hinge**.

ملحوظة

في حالة وجود **(I.H.)** أو تغير في **(I)** يقوم بتجزئة المسألة إلى أكثر من جزء عند أماكن تغير الـ **(I)** أو الـ **(I.H.)**

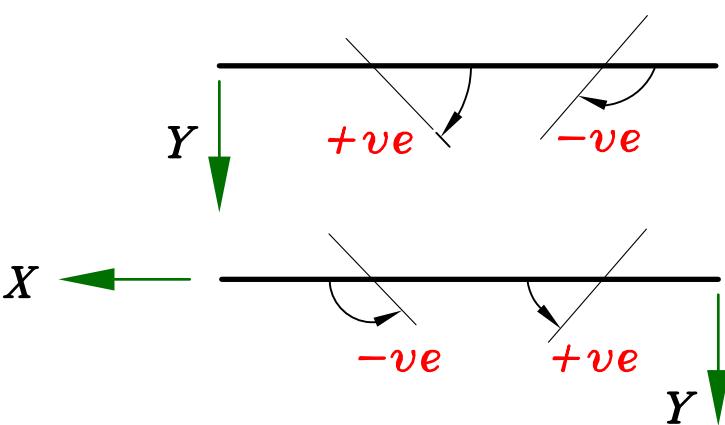
قاعدة الاشارات :

1) Deflection



لو الـ **deflection** لأسفل يأخذ اشارة **+ve** ولو لاعلى يأخذ اشارة **-ve**

2) Slope angle (Rotation) (α)



تحرك من الوضع الأصلي للكمرة
إلى المماس للنقطة التي
تحسب عندها الـ **α**
في الاتجاه من محور **X** إلى محور **Y**
فإذا كانت الزاوية منفرجة تكون
الإشارة **+ve** وإذا كانت حادة
تكون **-ve**

كيفية الحصول على معادلة الـ Moment

لابد من اختيار **Section** يمثل الكمرة كلها و لذلك يجب ان يكون **الـ (Section)** قبل اخر الكمرة مباشرة و يبعد عن بدايتها مسافة **(X)** و تكون المعادلة دالة في **(X)**.

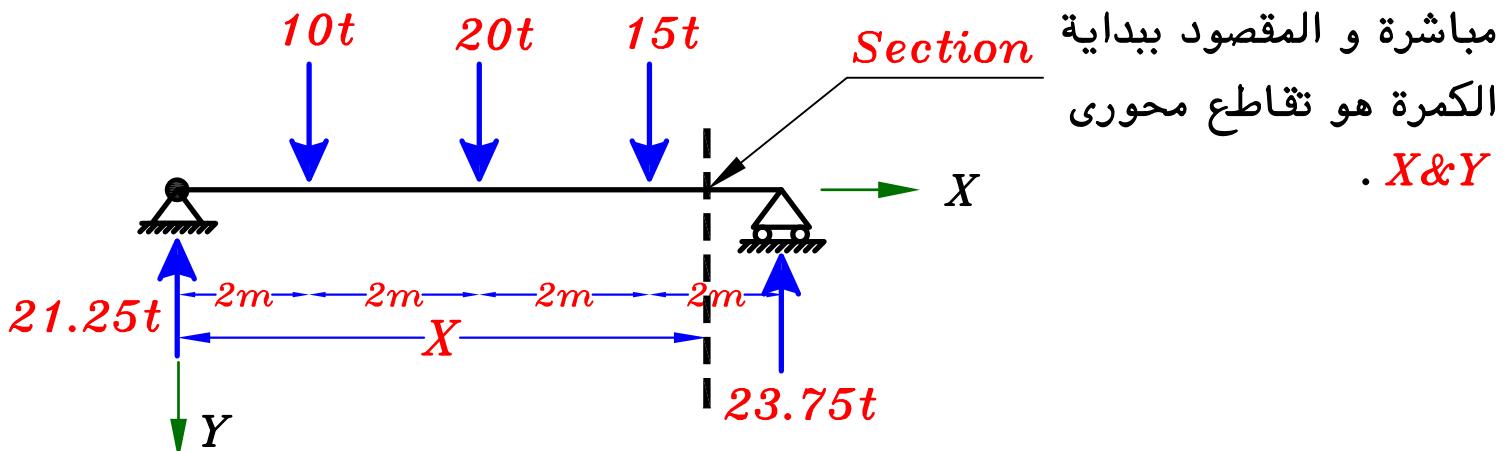
و المقصود بان **Section** يعبر عن الكمرة كلها ان كتابة معادلة **الـ moment** كمعادلة دالة في **(X)** و هى المسافة من بداية الكمرة تصلح للتطبيق عند أي نقطة في الكمرة و حيث أثنا تعلمنا في العام السابق أنه يمكن كتابة معادلة **الـ moment** من يمين **Section** أو يساره لذلك نختار **Section** في نهاية الكمرة حتى يعبر عن الكمرة كلها.

- يتم وضع المحاور (محور **(Y)** لأسفل و محور **(X)** لليمين أو لليسار) ثم يتم تحديد مكان **Section**.

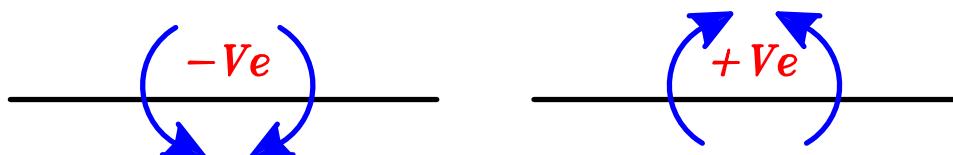
ملاحظة هامة

في المحاضرة يتم أخذ محور **(X)** لليمين دائمًا.

الـ Section قبل نهاية الكمرة



- يتم كتابة معادلة العزوم في **(X)** مع الأخذ في الاعتبار اشارات

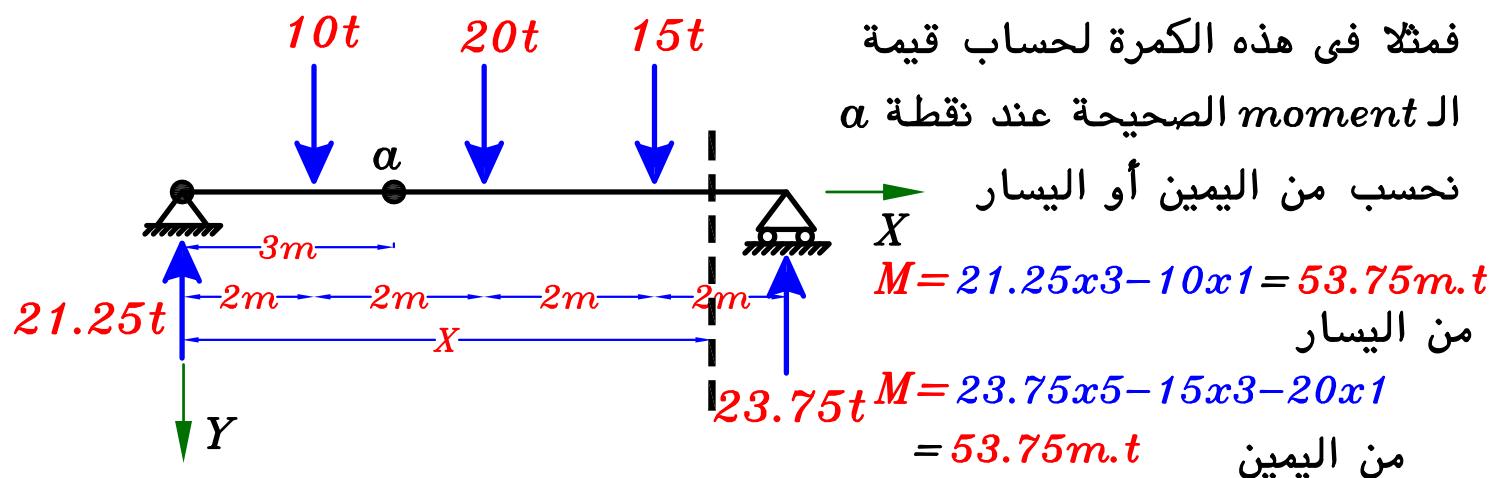


$$M(x) = 21.25(x) - 10(x-2) - 20(x-4) - 15(x-6)$$

معادلة العزوم

اذا تم حساب العزوم عند قطاع على بعد ٣متر من بداية الكمرة
 نجد ان ال $(21.25t & 10t)$ فقط هي التي تدخل في المعادلة و ان باقي
 ال $Loads$ لا تدخل في و ذلك لأن باقي ال $Loads$ تقع بعد القطاع
 و لكن المعادلة لا تفهم و لتفادي مثل هذه المشكلة يجب عدم فك
 الاقواس في معادلة العزوم و عند التعويض في المعادلة بأى مسافة
 اذا وجد ما بداخل الاقواس $(-ve)$ يتم اعتبار القوس مساويا للصفر
 و اذا كانت الاشارة $(+ve)$ هذا يعني أننا نأخذ القوس معنا .

و الفكرة كلها أننا نريد أن تكون المعادلة صالحة لحساب ال $moment$ عند أي
 نقطة و تعطى قيمة ال $moment$ الحقيقية .



و الان نجرب المعادلة و نشوف حتىدينا نفس القيمة أم لا حيث نعوض عن $x=3$

$$M(x) = 21.25(x) - 10(x-2) - 20(x-4) - 15(x-6)$$

$$M(x) = 21.25(3) - 10(3-2) - 20(3-4) - 15(3-6) = 118.75 \text{ m.t}$$

وهذه الاجابة خاطئة و لكن مع تطبيق قاعدة عدم فك الاقواس و أن ما بداخل
 القوس لو $-ve$ - أو صفر نحذف هذا الترم

$$M(x) = 21.25(3) - 10(3-2) - \cancel{20(3-4)} - \cancel{15(3-6)}$$

$$M(x) = 21.25(3) - 10(3-2) = 53.75 \text{ m.t}$$

و بهذا تكون الاجابة صحيحة و تعتبر هذه أهم قاعدة في هذا الدرس

٣- يتم كتابة معادلة العزوم و تفاضلها الاول و الثاني .

$$EIy'' = -M$$

$$EIy'' = 15(x-6) + 20(x-4) + 10(x-2) - 21.25(x)$$

$$EIy' = \frac{15}{2}(x-6)^2 + \frac{20}{2}(x-4)^2 + \frac{10}{2}(x-2)^2 - \frac{21.25}{2}(x)^2 + C_1$$

$$EIy = \frac{15}{6}(x-6)^3 + \frac{10}{3}(x-4)^3 + \frac{5}{3}(x-2)^3 - \frac{21.25}{6}(x)^3 + C_1x + C_2$$

From boundary conditions

$$\text{at } X = 0 \text{ m} \implies Y=0$$

$$\text{at } X = 8 \text{ m} \implies Y=0$$

AT X = 0

$$EIy = 0 = \cancel{\frac{15}{6}(0-6)^3} + \cancel{\frac{10}{3}(0-4)^3} + \cancel{\frac{5}{3}(0-2)^3} - \frac{21.25}{6}(0) + 0 + C_2$$

$$C_2 = 0$$

AT X = 8

$$EIy = 0 = \frac{15}{6}(8-6)^3 + \frac{10}{3}(8-4)^3 + \frac{5}{3}(8-2)^3 - \frac{21.25}{6}(8) + 8C_1 + 0$$

$$0 = 20 + 213.33 + 360 - 1813.33 + 8C_1$$

$$C_1 = 152.50$$

و بالتعويض بقيمة الثوابت C_1 & C_2 نحصل على معادلتى ال **deflection** و ال **slope angle** و ال (X)

$$EIy^{\wedge} = (15/2) (x-6)^2 + (20/2) (x-4)^2 + (10/2) (x-2)^2 - (21.25/2) (x)^2 + 152.50 \rightarrow (1)$$

$$EIy = (15/6) (x-6)^3 + (10/3) (x-4)^3 + (5/3) (x-2)^3 - (21.25/6) (x) + 152.50 x \rightarrow (2)$$

للحصول على قيمة ال **Slope angle** أو ال **deflection** عند أي نقطة نعوض في المعادلتين السابقتين بقيمة ال **(X)** لهذه النقطة فالمعادلة الاولى تعطى ال **deflection** و الثانية تعطى ال **Slope angle**.

ملحوظة هامة جدا جدا جدا

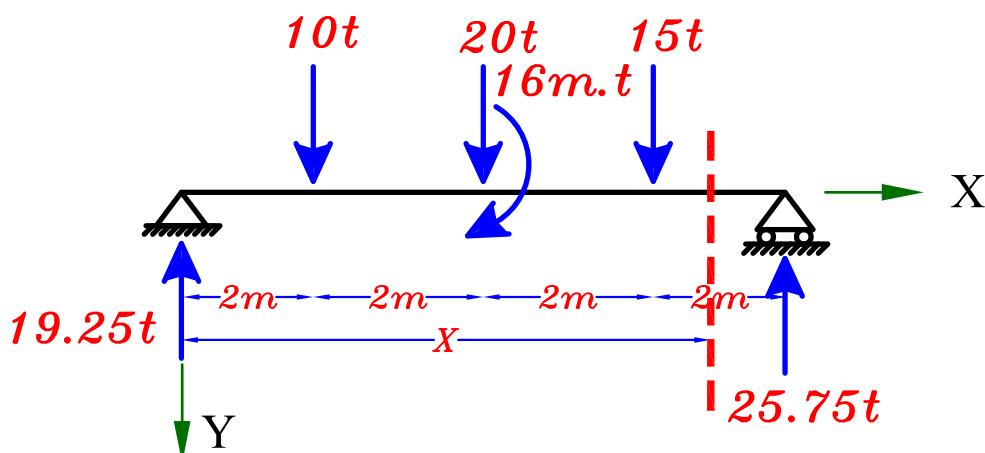
في أي من المعادلات السابقة اذا وجد ما بداخل الاقواس **(-ve)** اعتبار القوس مساويا للصفر و اذا كانت الاشارة **(+ve)** هذا يعني أننا نأخذ القوس معنا في الحسابات .

ولكن توجد الكثير من الحالات الخاصة لمعادلة **Moment** و التي للتغلب عليها سوف نضطر إلى التلاعب على معادلة **Moment** حتى نتمكن من استخدامها .

وهذا التلاعب حتى تحقق معادلة **Moment** الكمرة كلها و لذلك للتأكد في أي مرة من صحة المعادلة نعوض فيها عند أكثر من نقطة و نتأكد أن الناتج يكون هو قيمة ال **Moment** الحقيقية .

1) Concentrated moment

اذا وجد عزم مركز فى المسألة لمعرفة ما اذا كان سيدخل معنا ام لا عند اي قطاع يتم ضرب العزوم فى مسافة (قوس) و اذا كان ما بداخل القوس سالب يتم اهماله اما اذا كان موجب يتم اخذه فى الحسابات و حيث انه من الخطأ ضرب العزم فى مسافة يتم تصحيح الخطأ بجعل مسافة العزم المركز فى قوس اس صفر



$$M(x) = 19.25(x) - 10(x-2) - 20(x-4) + 16(x-4)^0 - 15(x-6)$$

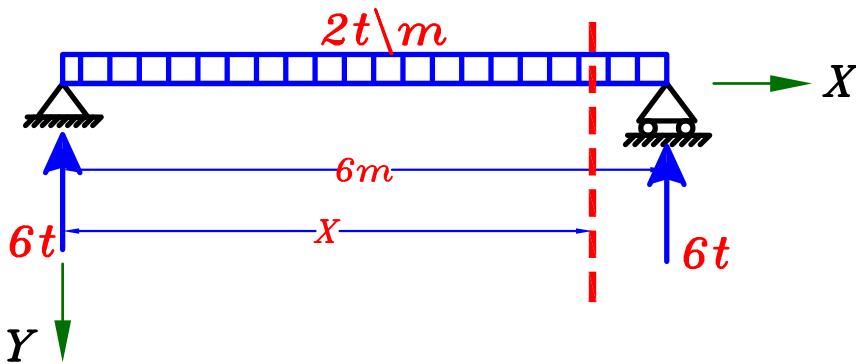
وضع مسافة ال **moment** فى قوس اس صفر يجعل قيمته عند حساب ال **moment** تساوى واحد لان أي رقم اس صفر يساوى واحد و بالتالى كأننا لم نضرب ال **moment** فى مسافة

2) Uniform Load

اذا وجد **uniform load** على الکمرة يجب ان يكون القطاع يمر بال **uniform load** و لحل المشكلة سندرس كل الاحتمالات الممكنة

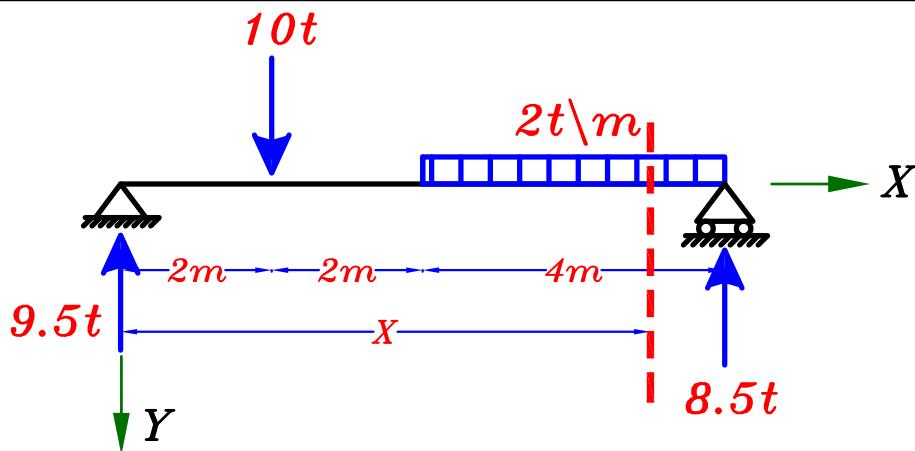
a) Uniform Load over the total length of beam

اذا كان ال **uniform load** على طول الکمرة لا توجد مشكلة و سيكون القطاع يحقق الکمرة كلها و يقطع ال **uniform load**.



$$M(x) = 6(x) - 2(x)(x/2)$$

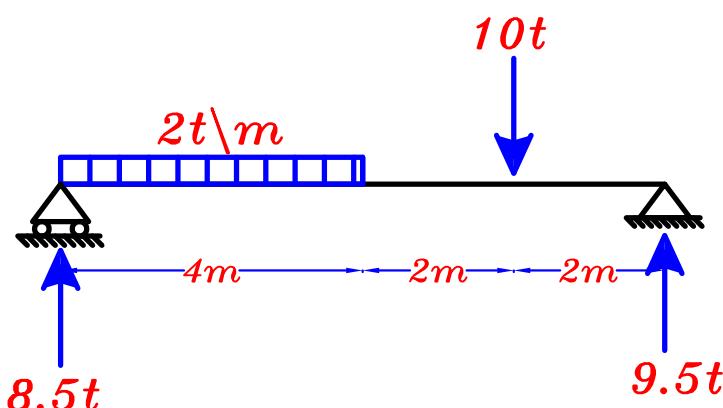
b) Uniform Load from the right side of beam



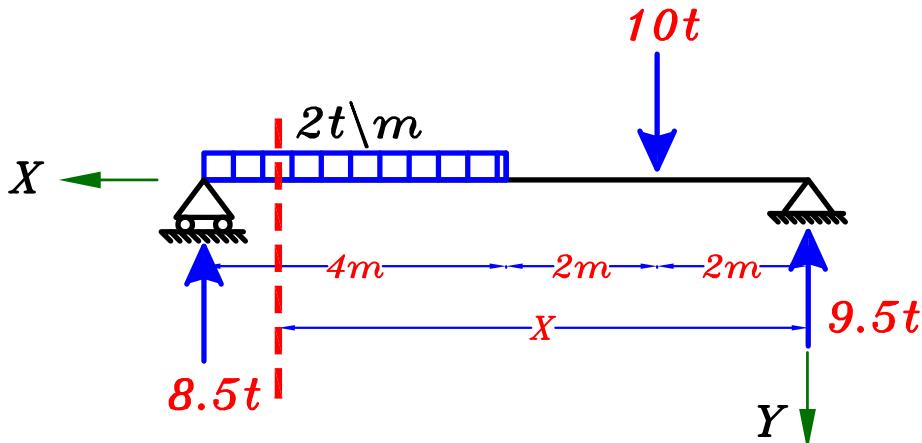
اذا كان الـ *uniform load* على اول الكمرة من ناحية اليمين لا توجد مشكلة و نأخذ المحاور كالمعتاد و سيكون القطاع يحقق الكمرة كلها و يقطع الـ *uniform load*

$$M(x) = 9.5(x) - 10(x-2) - 2(x-4)(x-4)/2$$

c) Uniform Load from the left side of beam



اذا كان الـ *uniform load* على اول الكمرة من ناحية اليسار نقوم بعكس المحاور و نأخذ القطاع من الناحية اليسرى و سيكون القطاع يحقق الكمرة كلها و يقطع الـ *uniform load*.

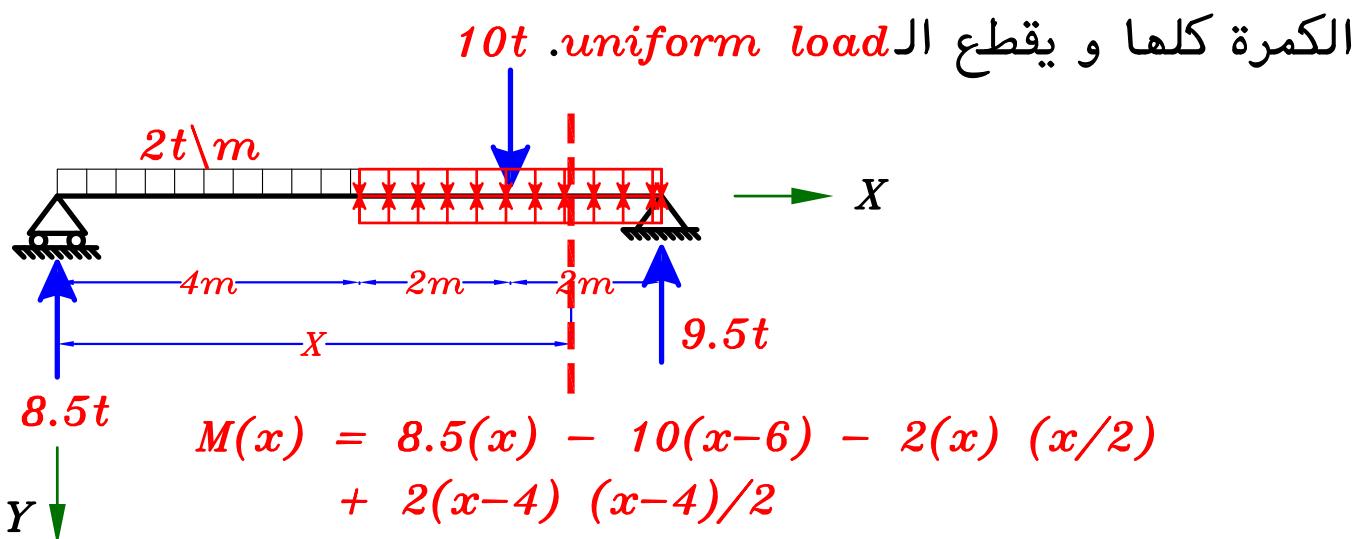


$$M(x) = 9.5(x) - 10(x-2) - 2(x-4)(x-4)/2$$

حل آخر

نفرض محور (X) لليمين و محور (Y) لأسفل .
يفضل استخدام هذا الحل .

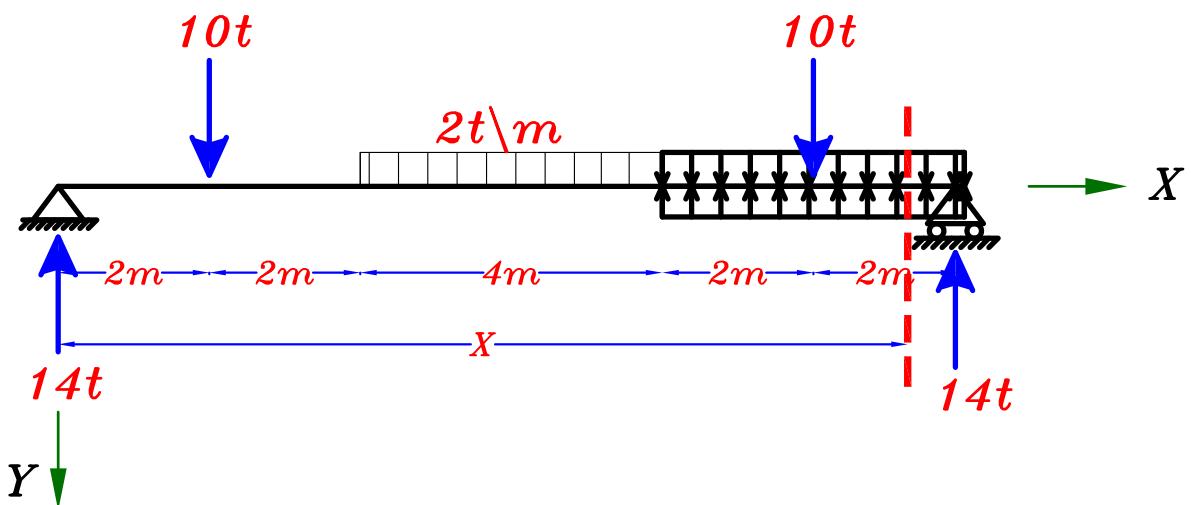
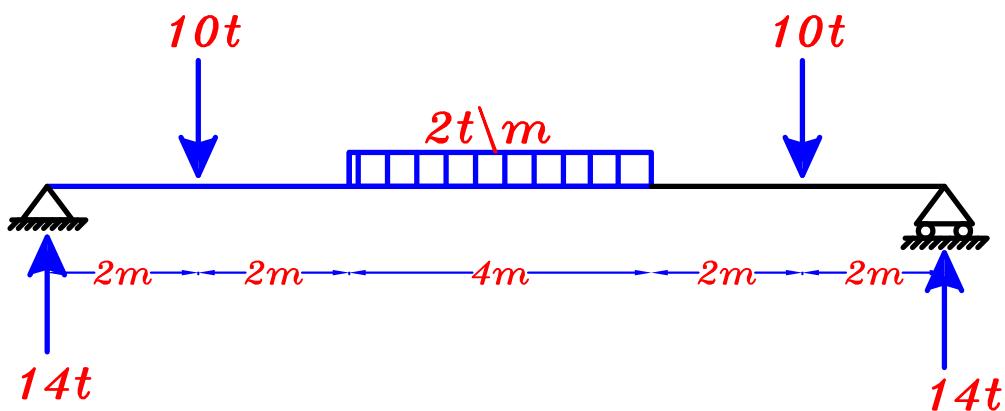
يتم زيادة الـ *uniform load* على الكمرة من ناحية القطاع حتى يقطعه و لتصحيح هذه الزيادة يتم طرح الـ *uniform load* من نفس المكان الذي تم زيارته في اتجاه معاكس و سيكون القطاع يحقق الكمرة كلها و يقطع الـ *uniform load*.



$$M(x) = 8.5(x) - 10(x-6) - 2(x) (x/2) + 2(x-4) (x-4)/2$$

d) Uniform Load at the middle of beam

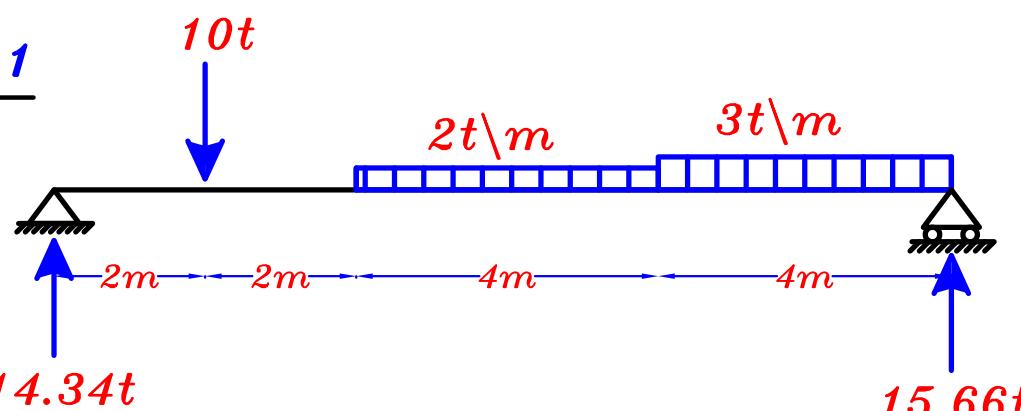
اذا كان الـ **uniform load** فى منتصف الکمرة من ناحية اليسار نأخذ المحاور كالمعتاد و يتم زيادة الـ **uniform load** على الکمرة من ناحية القطاع حتى يقطعه و لتصحيح هذه الز يادة يتم طرح الـ **uniform load** من نفس المكان الذى تم زيادته فى اتجاه معاكس . و سيكون القطاع يحقق الکمرة كلها و يقطع الـ **uniform load**



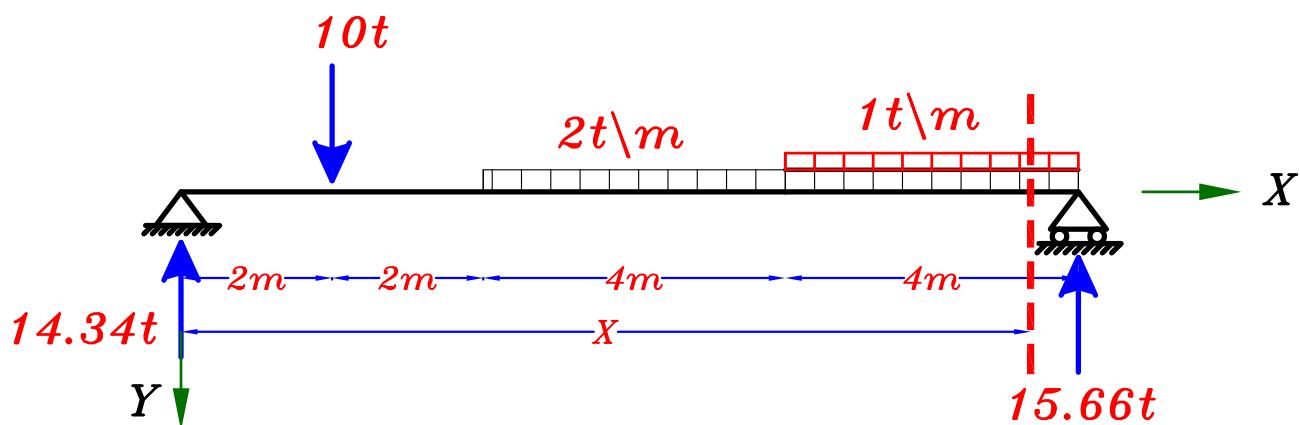
$$M(x) = 14(x) - 10(x-2) - 2(x-4)(x-4)/2 + 2(x-8)(x-8)/2$$

e) Uniform Load has a variable value

Case 1

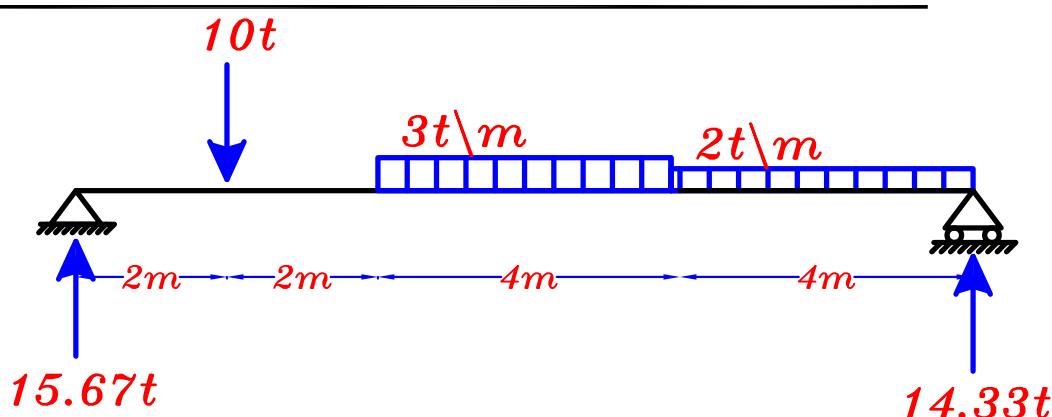


اذا كان ال **uniform load** ذو قيمة متغيرة نقوم ب التقسيمه كالتالى .

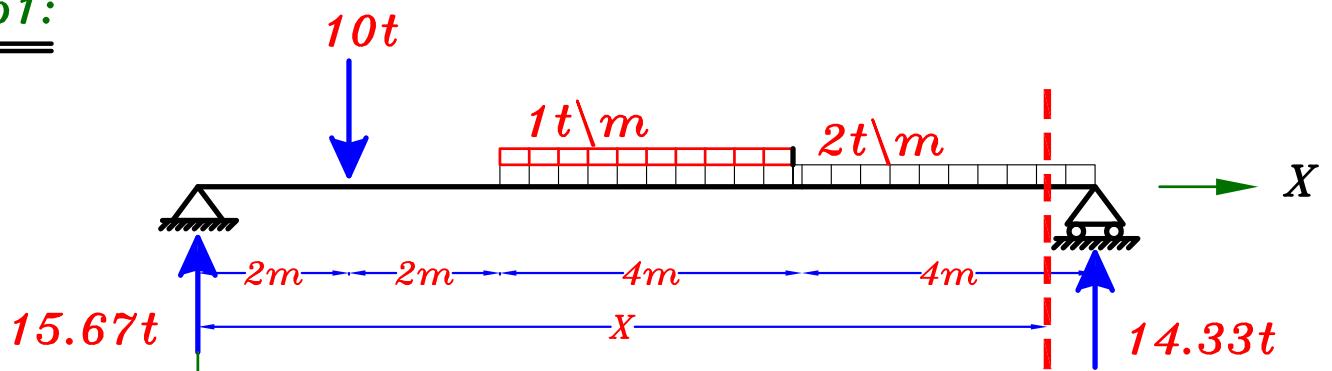


$$M(x) = 14.34(x) - 10(x-2) - 2(x-4)(x-4)/2 \\ - 1(x-8)(x-8)/2$$

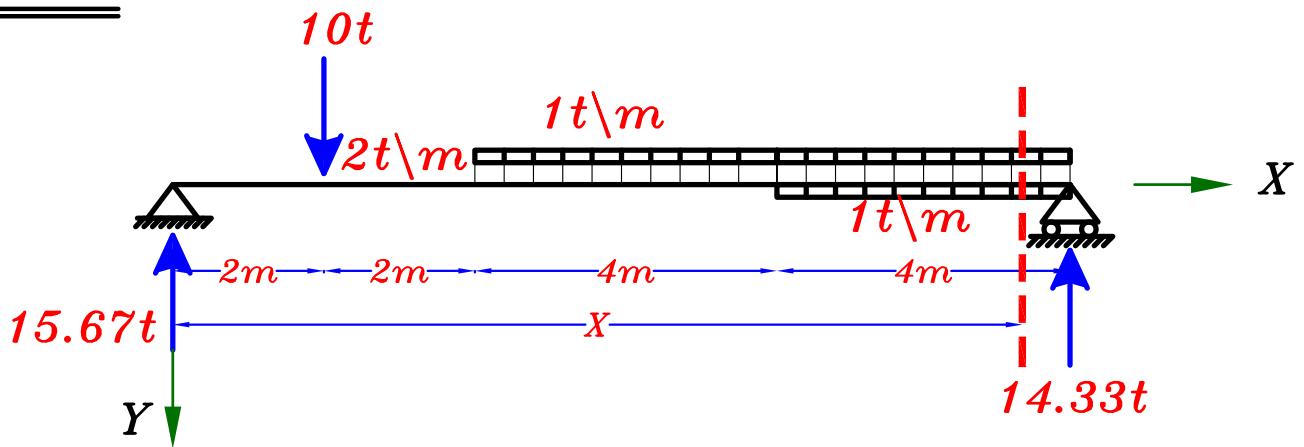
Case 2



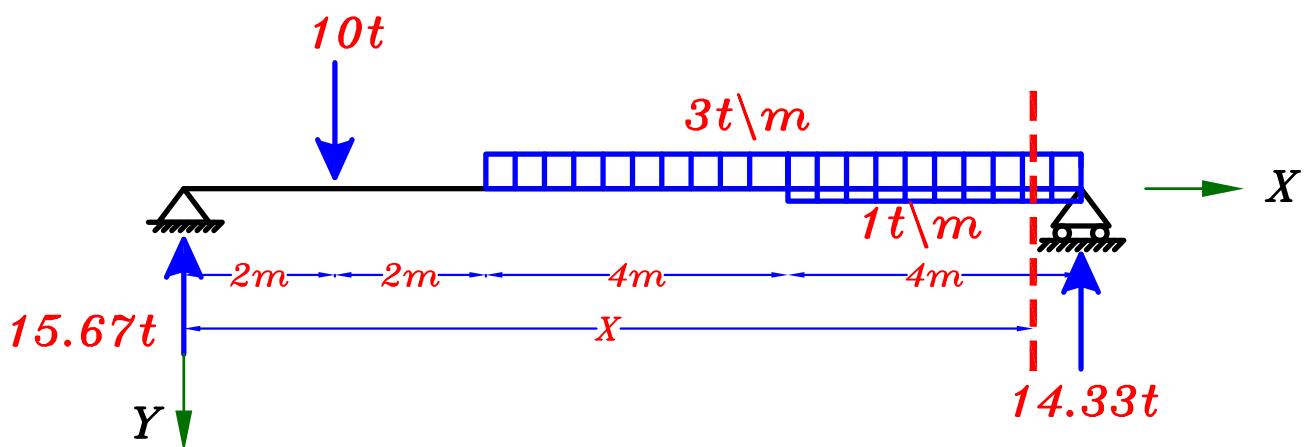
Step 1:



Step2:



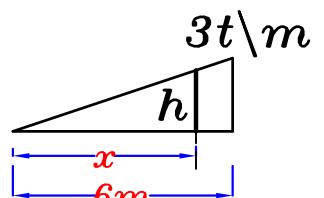
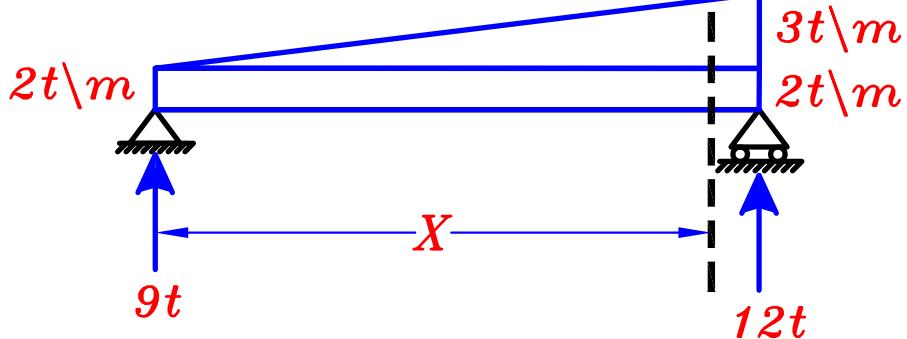
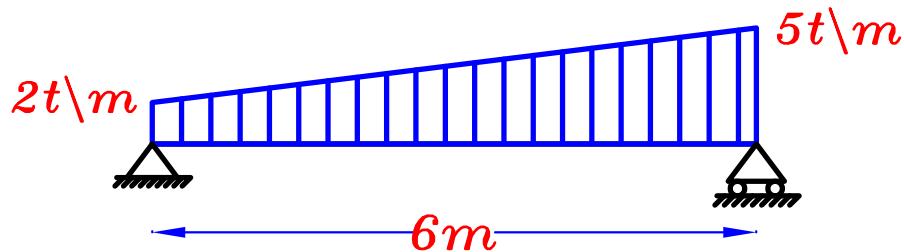
Step3:



$$\begin{aligned}
 M(x) = & 15.67(x) - 10(x-2) - 3(x-4)(x-4)/2 \\
 & + 1(x-8)(x-8)/2
 \end{aligned}$$

3) Nonuniform Load

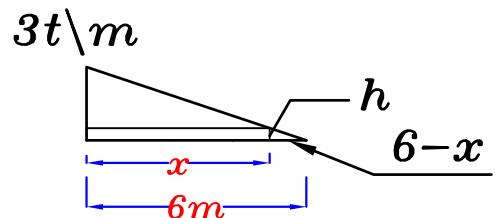
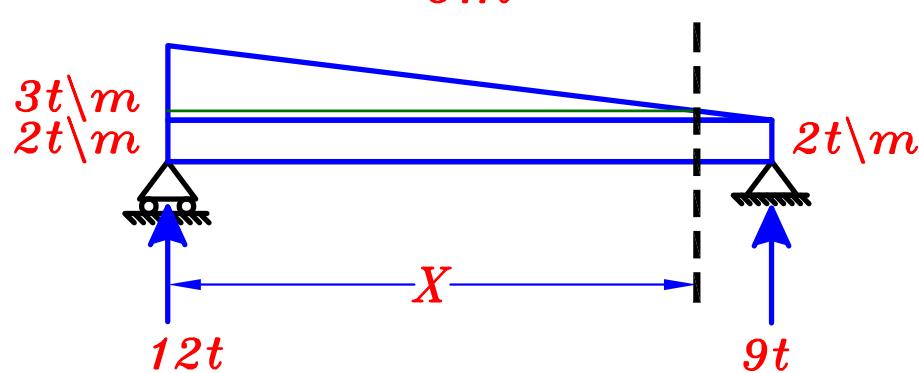
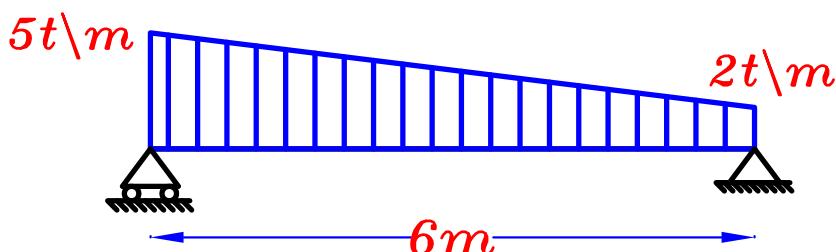
CASE (1)



$$h/x = 3/6$$

$$M(x) = 9(x) - 2(x)(x/2) - \frac{1}{2}(\frac{3}{6}x)(x)(x/3)$$

CASE (2)

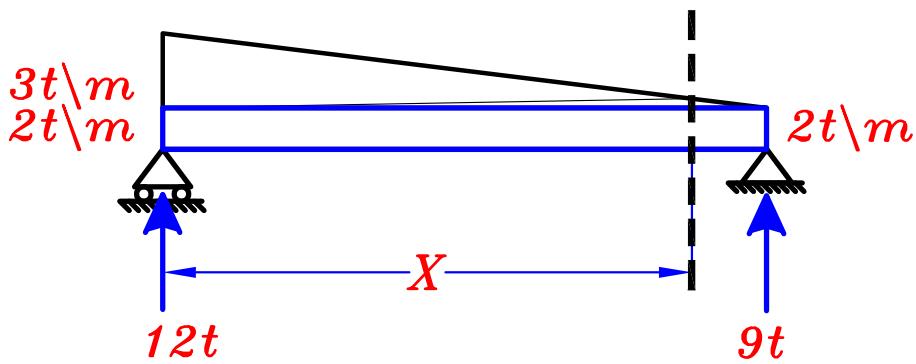


$$h/(6-x) = 3/6$$

$$M(x) = 12(x) - 2(x)(x/2) - [\frac{3}{6}(6-x)(x)](x/2)$$

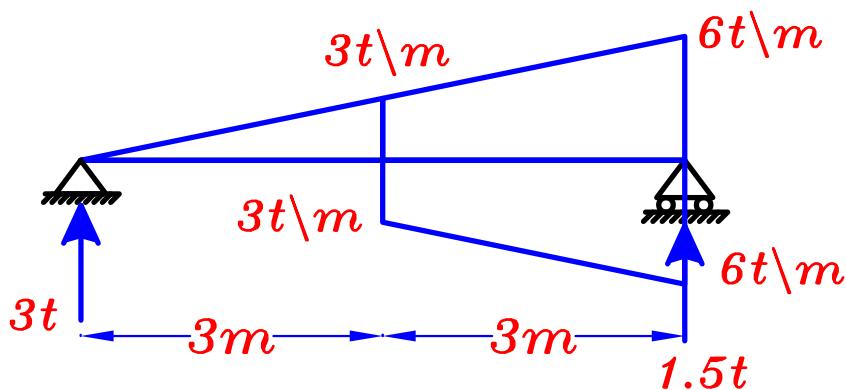
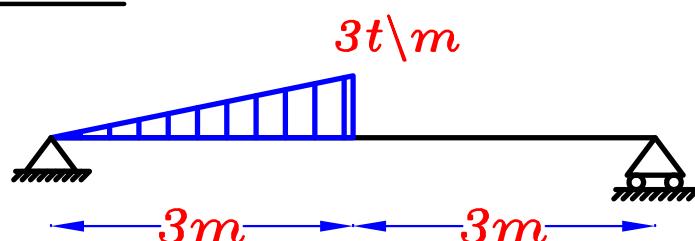
$$- \frac{1}{2}(x)(3-h)(2x/3)$$

حل آخر

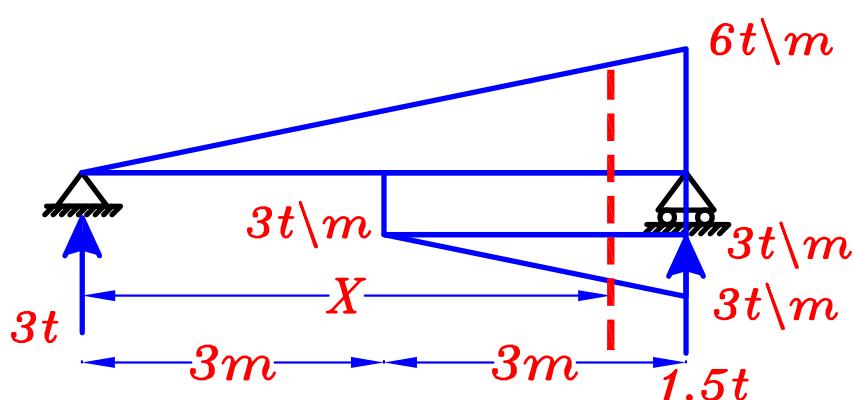


$$M(x) = 12(x) - 2(x)(x/2) - [\frac{1}{2}x \cdot 3(x)](2x/3) \\ - \frac{1}{2}(h)(x)(x/3)$$

CASE (3)



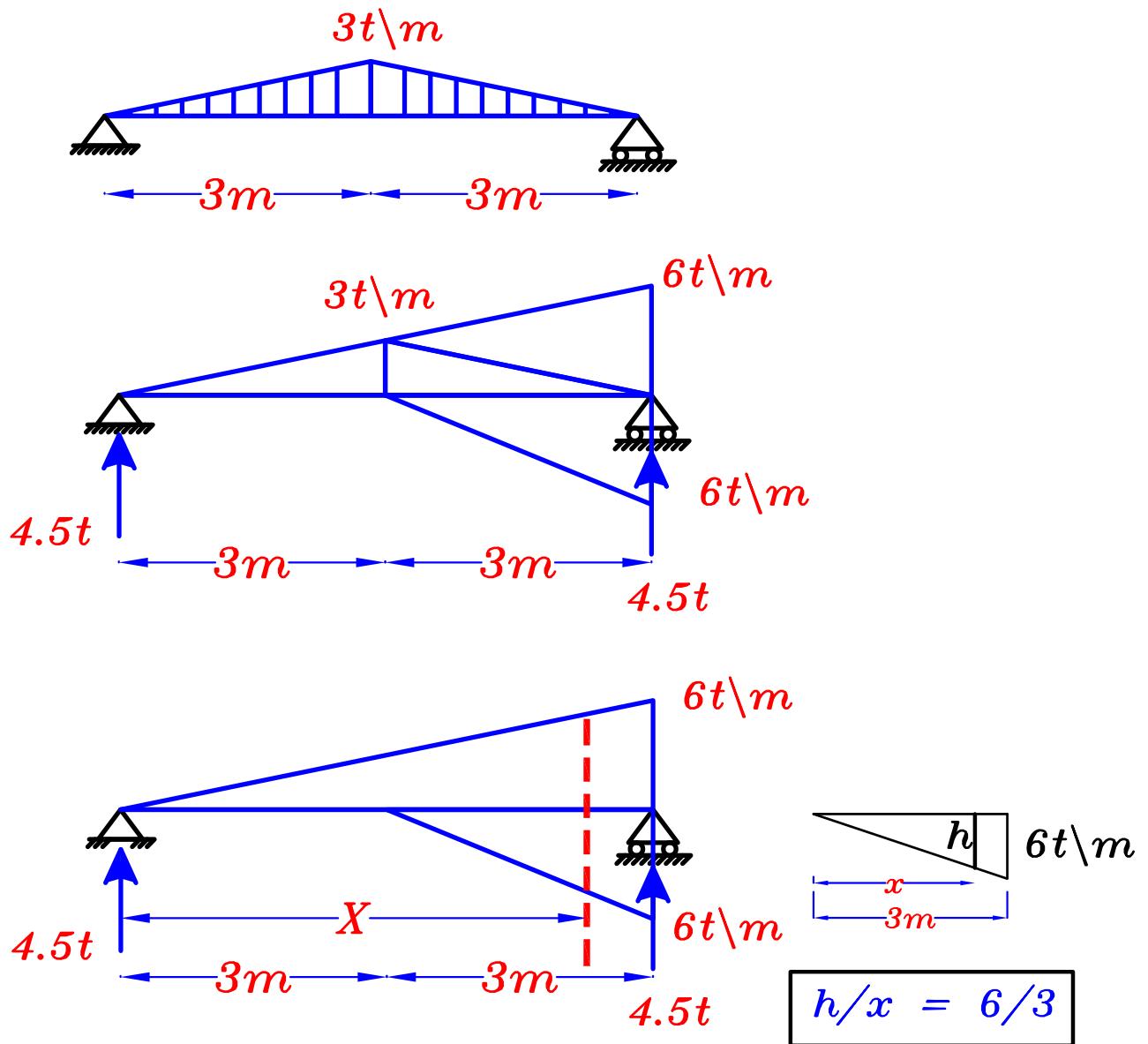
$$\frac{h}{x} = \frac{6}{6}$$



$$\frac{h}{x} = \frac{3}{3}$$

$$M(x) = 3(x) - \frac{1}{2}(x)(\frac{6}{6}x)(x/3) + (3)(x-3)(x-3)/2 \\ + \frac{1}{2}(x-3)(\frac{3}{3}x)(x-3)/3$$

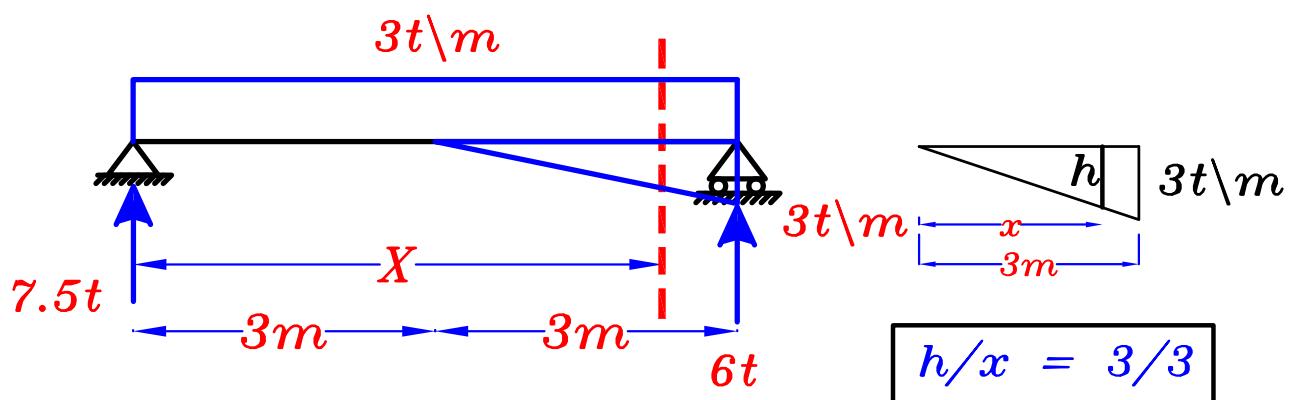
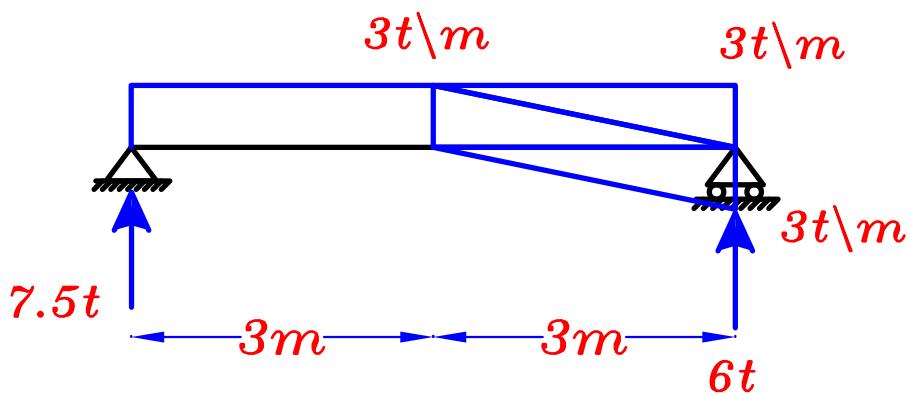
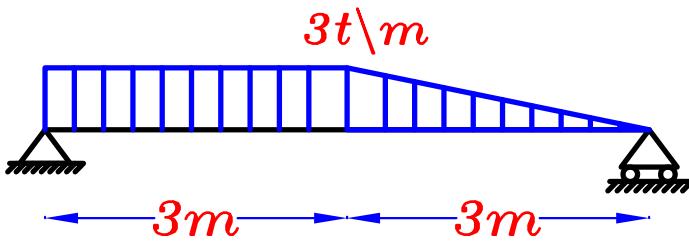
CASE (4)



$$M(x) = 4.5(x) - \frac{1}{2} (x) (\frac{6}{3} x) (x/3)$$

$$+ \frac{1}{2} (x-3) (\frac{6}{3} x) (x-3)/3$$

CASE (4)

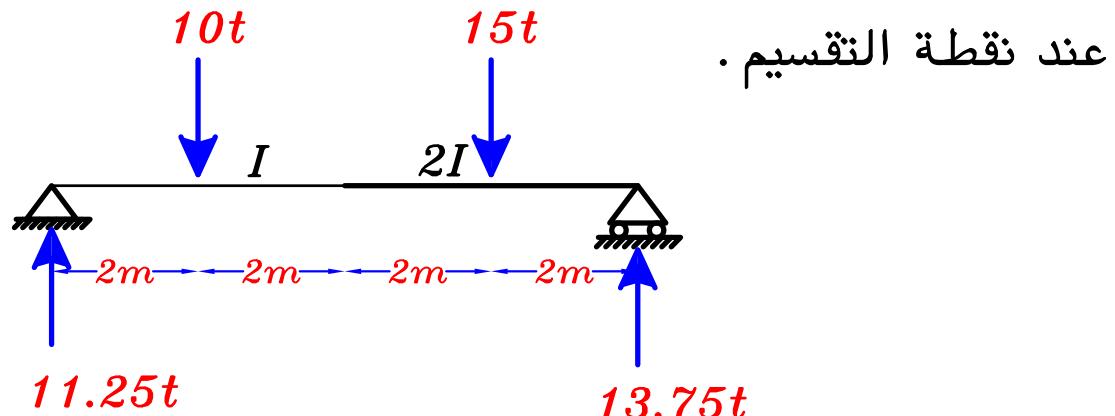


$$M(x) = 7.5(x) - 3(x)(x/2)$$

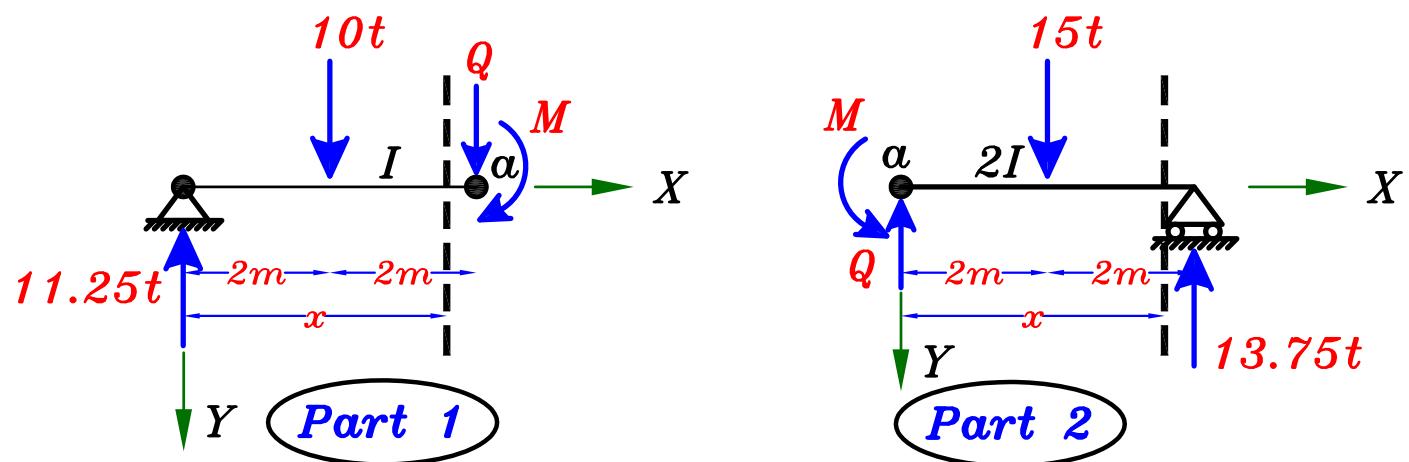
$$+ \frac{1}{2}(x-3)(\frac{3}{3}x)(x-3)/3$$

4) Change in beam inertia

اذا كان قطاع الكمرة متغير و المعادلة التفاضلية مستنيرة على أساس ان القطاع ثابت نقوم بفصل المسألة عند نقطة الاختلاف في الـ *slope angle deflection* و يتم الربط بين الجزئين على اساس ان الـ *I* والـ *deflection*.



عند نقطة التقسيم يظهر ثلاثة مجاهيل و هم الـ *X, Y, M* .



For part 1

$$M(x) = 11.25(x) - 10(x-2)$$

$$EIy^{\infty} = 10(x-2) - 11.25(x)$$

$$EIy^{\wedge} = 5(x-2)^2 - (11.25/2)(x)^2 + C_1$$

$$EIy = (5/3)(x-2)^3 - (11.25/6)(x)^3 + C_1x + C_2$$

For part 2

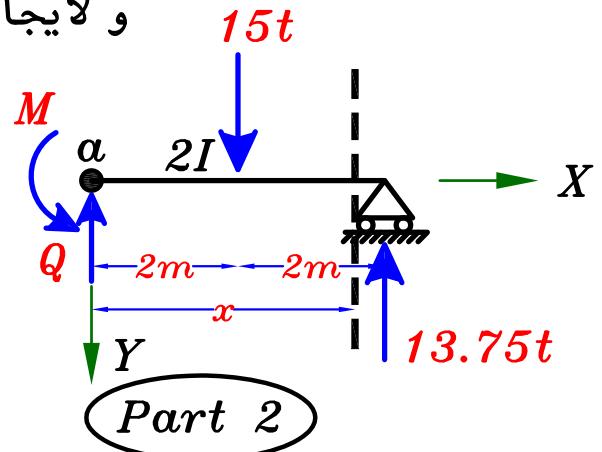
$$M(x) = -M(x)^0 + Q(x) - 15(x-2)$$

$$2EIy^{\infty} = M(x)^0 - Q(x) + 15(x-2)$$

و لا يجاد قيمة الـ M عند نقطة a عند نقطة a معادلات الاتزان على أي من الجزيئين

$$\Sigma Y = 0 \implies Q = 1.25t$$

$$\Sigma M@a = 0 \implies M = -25m.t$$



$$2EIy^{\infty} = -25(x)^0 - 1.25(x) + 15(x-2)$$

$$EIy^{\infty} = -12.5(x)^0 - 0.625(x) + 7.5(x-2)$$

$$EIy^{\infty} = -12.5(x)^1 - 0.3125(x)^2 + 3.75(x-2)^2 + C_3$$

$$EIy^{\infty} = -6.25(x)^2 - 0.1042(x)^3 + 1.25(x-2)^3 + C_3x + C_4$$

To get C_1 , C_2 , C_3 , and C_4

For part 1

نعرض فى معادلة الـ deflection $Y=0$ Part 1

$$EIy=0 = (5/3)(0-2)^3 - (11.25/6)(0)^3 + C_10 + C_2$$

For part 2

$$C_2 = 0$$

نعرض فى معادلة الـ deflection $Y=0$ Part 2

$$EIy=0 = -6.25(4)^2 - 0.1042(4)^3 + 1.25(4-2)^3 + C_34 + C_4$$

$$96.67 = 4C_3 + C_4 \implies Eq.(1)$$

$$Y_a \text{ from part 1} = Y_a \text{ from part 2}$$

Y_a from part 1 ($@x=4$)

$$= (5/3)(4-2)^3 - (11.25/6)(4)^3 + C_14 + C_2$$

$$= 4C_1 + C_2 - 106.667$$

Y_a from part 2 (@ $x=0$)

$$= -6.25(0)^2 - 0.1042(0)^3 + 1.25(0-2)^3 + C_3 0 + C_4$$

$$= C_4$$

-ve

Y_a from part 1 = Y_a from part 2

$$4C_1 - 106.667 = C_4$$

$$4C_1 - C_4 = 106.667 \Rightarrow Eq.(2)$$

\bar{Y}_a from part 1 = \bar{Y}_a from part 2

\bar{Y}_a from part 1 (@ $x=4$)

$$= 5(4-2)^2 - (11.25/2)(4)^2 + C_1 = -70 + C_1$$

\bar{Y}_a from part 2 (@ $x=0$)

$$= -12.5(0)^1 - 0.3125(0)^2 + 3.75(0-2)^2 + C_3 = C_3$$

\bar{Y}_a from part 1 = \bar{Y}_a from part 2

$$-70 + C_1 = C_3$$

$$C_1 - C_3 = 70 \Rightarrow Eq.(3)$$

Solving equations 1,2,3

$$C_1 = 60.42$$

$$C_3 = -9.58$$

$$C_4 = 135$$

For part 1

$$EIy^{\wedge} = 5(x-2)^2 - (11.25/2)(x)^2 + 60.42$$

$$EIy = (5/3)(x-2)^3 - (11.25/6)(x)^3 + 60.42x$$

For part 2

$$EIy^{\wedge} = -6.25(x)^2 - 0.3125(x)^2 + 3.75(x-2)^2 - 9.58$$

$$EIy = -2.083(x)^3 - 0.1042(x)^3 + 1.25(x-2)^3 - 9.58x + 135$$

ملحوظة هامة جداً

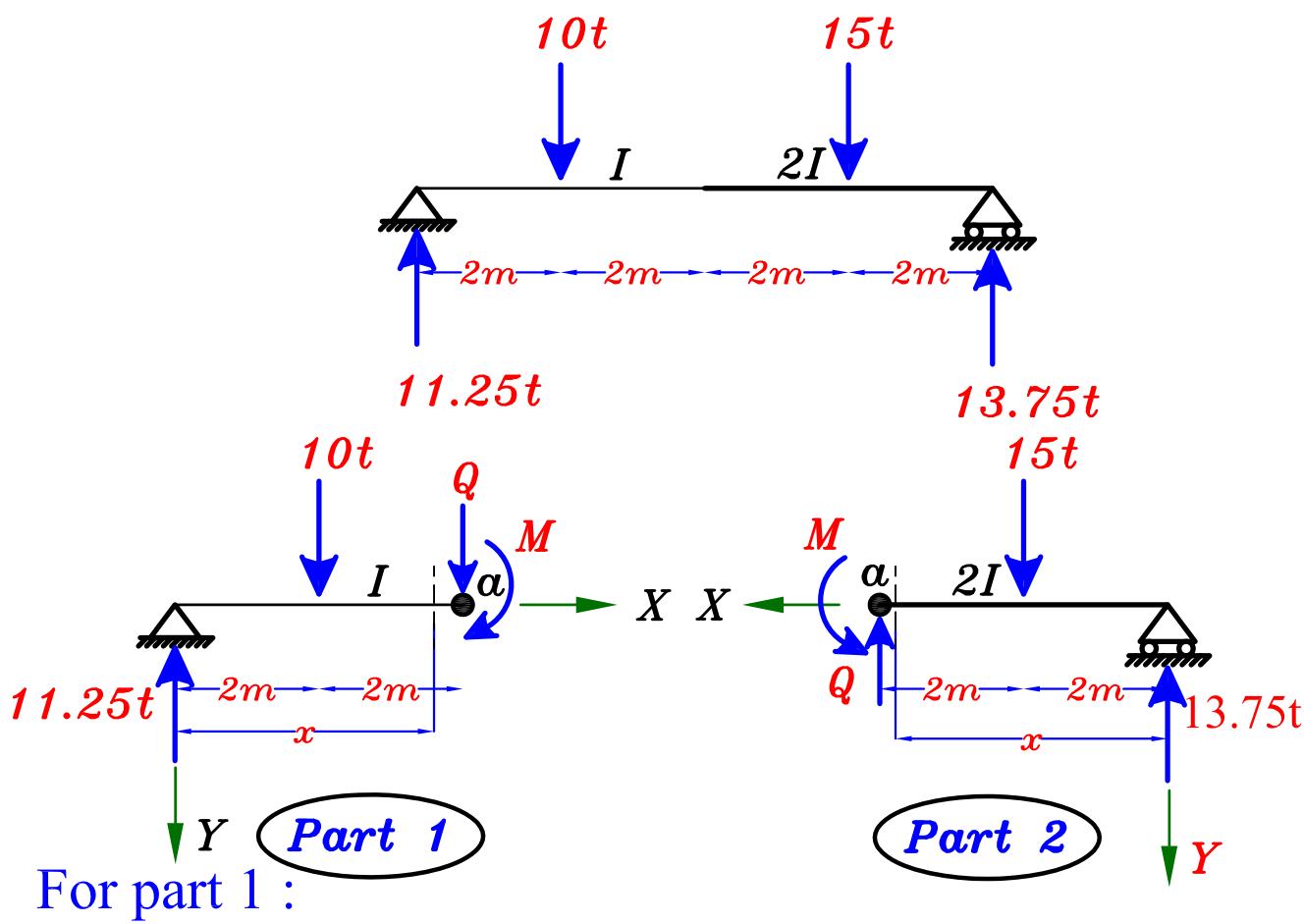
يفضل الحل بفرض محور (X) لليمين

و هي أن نفرض في الجزء الأول محور X لليمين وفي الجزء الثاني نفرض محور X لليسار .

ولكن في هذه الحالة عند مساوات Slope angle a من اليمين و اليسار تكون الاشارة معكوسة و ذلك لأن المحاور معكوسة و لكن في الـ deflection لا يعكس الاشارات .

$$Y_a^{\text{from part 1}} = - Y_a^{\text{from part 2}}$$

$$Y_a^{\text{from part 1}} = Y_a^{\text{from part 2}}$$



$$M(x) = 11.25(x) - 10(x - 2)$$

$$EIy'' = 10(x - 2) - 11.25(x)$$

$$EIy' = 5(x - 2)^2 - (11.25/2)(x)^2 + C_1$$

$$EIy = (5/3)(x - 2)^3 - (11.25/6)(x)^3 + C_1 x + C_2$$

For part 2 :

$$M(x) = 13.75(x) - 15(x - 2)$$

$$2EIy'' = 15(x - 2) - 13.75(x)$$

$$2EIy' = (15/2)(x - 2)^2 - (13.75/2)(x)^2 + C_3$$

$$2EIy = (15/6)(x - 2)^3 - (13.75/6)(x)^3 + C_3 x + C_4$$

To get C₁ , C₂ , C₃ ,AND C₄

For part 1 :

$$\text{At } x = 0 \text{ m} \quad y = 0$$

$$C_2 = 0$$

$$\text{At } x = 4 \text{ m} \quad EIy_a = 4C_1 - 106.67 \quad \& \quad EIy'_a = -70 + C_1$$

For part 2 :

$$\text{At } x = 0 \text{ m} \quad y = 0$$

$$C_4 = 0$$

$$\text{At } x = 4 \text{ m} \quad 2EIy_a = 4C_3 - 126.66 \quad \& \quad 2EIy'_a = -80 + C_3$$

To get (C₁&C₃)

$$y_a \text{ from part 1} = y_a \text{ from part 2}$$

$$y'_a \text{ from part 1} = -y'_a \text{ from part 2}$$

$$C_1 = 60.375$$

$$C_3 = 99.25$$

For part 1 :

$$EIy' = 5(x - 2)^2 - (11.25 / 2)(x)^2 + 60.375$$

$$EIy = (5 / 3)(x - 2)^3 - (11.25 / 6)(x)^3 + 60.375(x)$$

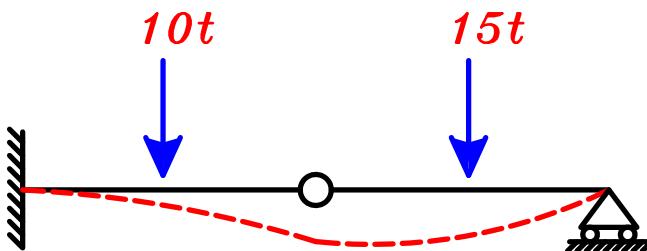
For part 2 :

$$2EIy' = (15 / 2)(x - 2)^2 - (13.75 / 2)(x)^2 + 99.25$$

$$2EIy = (15 / 6)(x - 2)^3 - (13.75 / 6)(x)^3 + 99.25(x)$$

5) Intermediate hinge

فى حالة وجود كمرة بـ **Intermediate Hinge** يجب تقسيم الكمرة من عند الـ **Intermediate Hinge** و حل الكمرة على انها مسألتين . **Elastic Line** و لفهم ذلك نقوم برسم الـ **Elastic Line**.



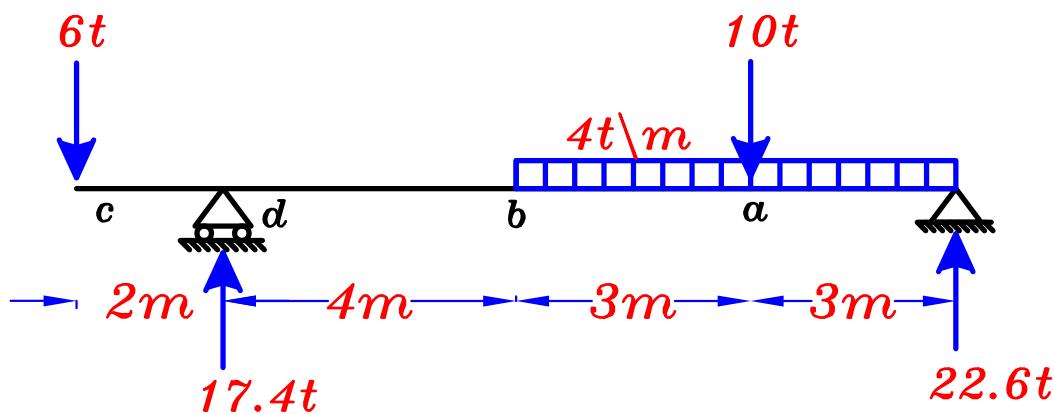
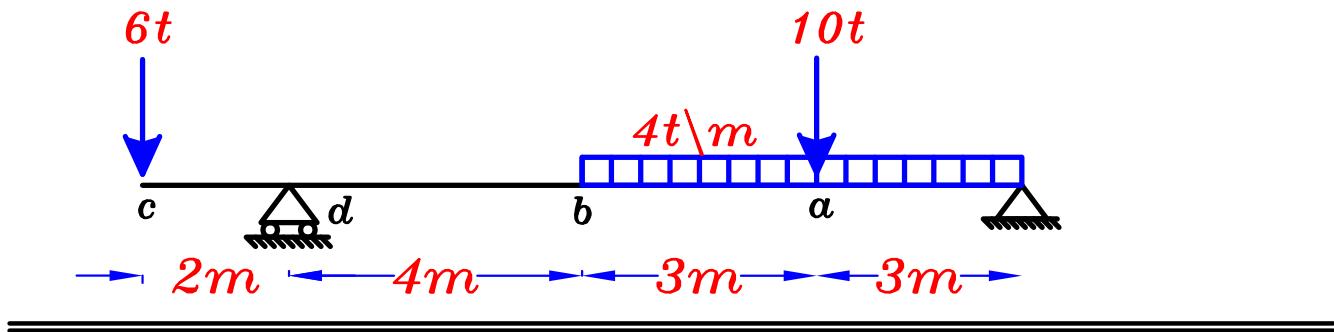
المعادلة التي يتم استنتاجها ما هي الا معادلة الـ **Elastic Line** و هي $EIy = P_1(X) + P_2(X-L) + \dots + C_1(X) + C_2$ و الـ **Elastic Line** فى هذه الحالة معادلتين مختلفتين و لذلك لا يمكن كتابة معادلة واحدة لحساب الـ **deflection** و لذلك نحل كل جزاً على حده ولا يجاد ثوابت التكامل نساوى الـ **deflection** عند نقطة الفصل مع الاخذ فى الاعتبار ان الـ **slope angle** عند نقطة الفصل غير متساوى و ذلك لا خلاف معادلة الـ **deflection** لكل كمرة و لذلك فى هذه المسائل لا نحسب الـ **slope angle** عند الـ **Intermediate Hinge** و لكن نحسب الـ **slope angle** عن طريق حساب الـ **change in slope angle** من كل جهة وايجاد الفرق بينهما .

خطوات حل المسائل :

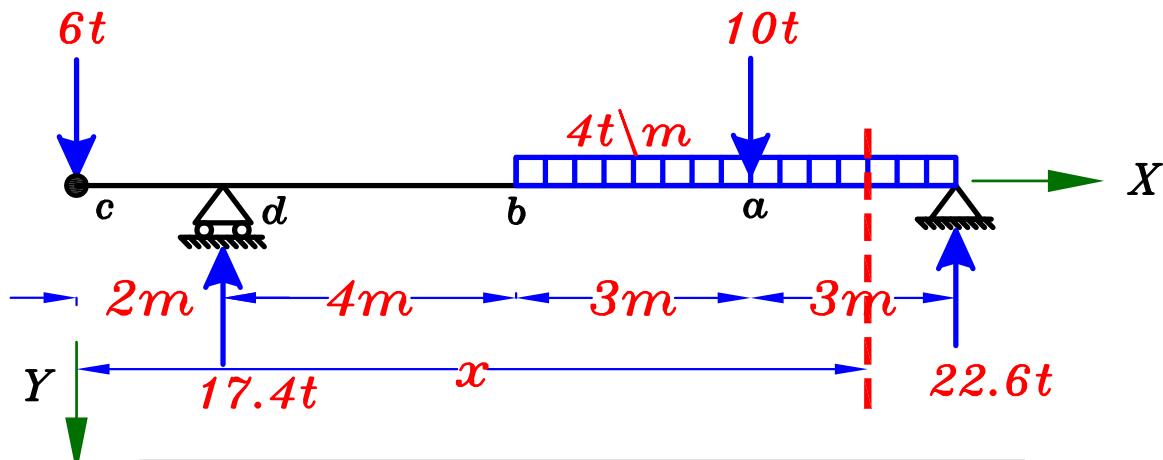
- ١ يتم تحديد الـ *Section*.
- ٢ نكتب معادلة الـ *Moment* عند هذا الـ *Section*.
- ٣ نكتب معادلة \bar{M} عن طريق ضرب معادلة الـ *Moment* في $-Ve$.
- ٤ نكامل معادلة الـ \bar{M} فنحصل على \bar{Y} .
- ٥ نكامل معادلة الـ \bar{Y} فنحصل على Y .
- ٦ عن طريق الـ *Boundary Conditions* نحصل على الثوابت.
- ٧ بالتعويض في معادلة الـ \bar{Y} أو الـ Y بقيمة الـ X لاي نقطة نحصل على الـ *Deflection (Y)* أو الـ *Slope angle (Y')*.

Example:

For the shown beam find the deflection at points (a&b&c) and the slope angle at points (c & d) . applying double integration method . ($EI = 20000 \text{ m}^2 \cdot \text{t.}$)



1- يتم تحديد الـ *Section*



2- نكتب معادلة الـ *Moment* عند هذا الـ *Section*

$$M(x) = 17.4(x-2) - 6(x) - 10(x-9) - 4(x-6) - \frac{(x-6)}{2}$$

٣- نكتب معادلة \ddot{Y} عن طريق ضرب معادلة الـ $Moment$ في $-Ve$

$$EI\ddot{y} = -M(x)$$

$$EI\ddot{y} = -17.4(x-2) + 6(x) + 10(x-9) + 4(x-6)(x-6)/2$$

٤- نكامل معادلة الـ \ddot{Y} فنحصل على \dot{Y} .

$$EI\dot{y} = -(17.4/2)(x-2)^2 + 3(x)^2 + 5(x-9)^2 \\ + (2/3)(x-6)^3 + C_1$$

٥- نكامل معادلة الـ \dot{Y} فنحصل على Y .

$$EIy = -(17.4/6)(x-2)^3 + (x)^3 + (5/3)(x-9)^3 \\ + (2/12)(x-6)^4 + C_1(x) + C_2$$

٦- عن طريق الـ $Boundary Conditions$ نحصل على الثوابت.

From intial conditions

نفرض بها في معادلة الـ $deflection$

نفرض بها في معادلة الـ $deflection$

$$EIy = -(17.4/6)(x-2)^3 + (x)^3 + (5/3)(x-9)^3 \\ + (2/12)(x-6)^4 + C_1(x) + C_2$$

$AT \quad X = 2$

$$EIy = 0 = -(17.4/6)(2-2)^3 + (2)^3 + (5/3)(2-9)^3 \\ + (2/12)(2-6)^4 + C_1(2) + C_2$$

$$2C_1 + C_2 = -8 \implies Eq.(1)$$

$AT \quad X = 12$

$$EIy = 0 = -(17.4/6)(12-2)^3 + (12)^3 + (5/3)(12-9)^3 \\ + (2/12)(12-6)^4 + C_1(12) + C_2$$

$$12C_1 + C_2 = 911 \implies Eq.(2)$$

Solving equations 1,2,3

$$C_1 = 91.9$$

$$C_2 = -191.8$$

$$EIY' = -(17.4/2) (x-2)^2 + 3 (x)^2 + 5(x-9)^2$$

$$+ (2/3) (x-6)^3 + 91.9 \Rightarrow \text{معادلة ال Slope angle}$$

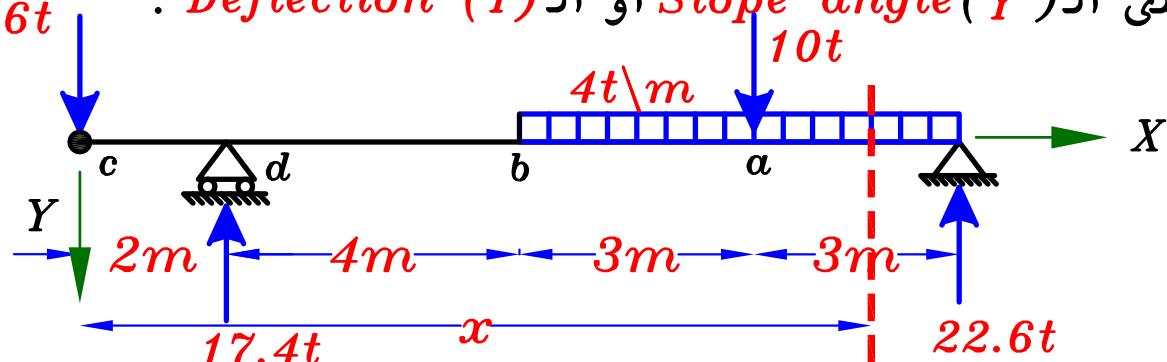
$$EIY = - (17.4/6) (x-2)^3 + (x)^3 + (5/3) (x-9)^3$$

$$+ (2/12) (x-6)^4 + 91.9 (x) - 191.8 \Rightarrow$$

معادلة ال deflection

٧- بالتعويض في معادلة ال Y' أو ال Y بقيمة ال X لاي نقطة

نحصل على ال $Deflection (Y)$ أو ال $Slope angle (Y')$



لحساب ال deflection نعوض في معادلة ال deflection

$$\text{at Point } a \Rightarrow X = 9 \text{ m}$$

$$EIY = - (17.4/6) (9-2)^3 + (9)^3 + (5/3) (9-9)^3 + (2/12) (9-6)^4 + 91.9 (9) - 191.8 = 383.1$$

$$y_a = \frac{383.1}{EI} = \frac{383.1}{20000} = 0.0191m = 1.91 \text{ cm}$$

لحساب ال deflection نعوض في معادلة ال deflection

$$\text{at Point } b \Rightarrow X = 6 \text{ m}$$

$$EIY = - (17.4/6) (6-2)^3 + (6)^3 + (5/3) (6-9)^3 + (2/12) (6-6)^4 + 91.9 (6) - 191.8 = 383.1$$

$$y_b = \frac{396}{EI} = \frac{396}{20000} = 0.0198m = 1.98 \text{ cm}$$

At point (C) deflection الحساب الـ deflection نعوض فى معادلة الـ

$$\text{at Point C} \implies X = 0 \text{ m} \quad -ve$$

$$EIy = -(17.4/6)(0-2)^3 + (0)^3 + (5/3)(0-9)^3 + (2/12)(0-6)^4 + 91.9(0) - 191.8 = 383.1$$

$$y_c = \frac{-191.8}{EI} = \frac{-191.8}{20000} = -0.0096m = -0.96 \text{ cm}$$

لحساب الـ Slope angle Slope angle نعوض فى معادلة الـ

$$\text{at Point C} \implies X = 0 \text{ m} \quad -ve$$

$$EIy' = -(17.4/2)(0-2)^2 + 3(0)^2 + 5(0-9)^2 + (2/3)(0-6)^3 + 91.9$$

$$y'_c = \frac{91.9}{EI} = \frac{91.9}{20000} = 0.0046 \text{ rad.}$$

At point (d)

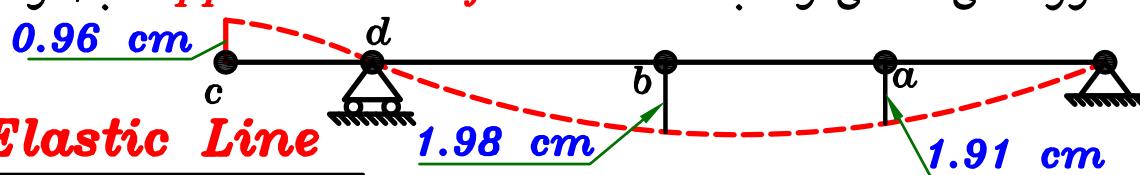
لحساب الـ Slope angle Slope angle نعوض فى معادلة الـ

$$\text{at Point d} \implies X = 2 \text{ m} \quad -ve$$

$$EIy' = -(17.4/2)(2-2)^2 + 3(2)^2 + 5(2-9)^2 + (2/3)(2-6)^3 + 91.9$$

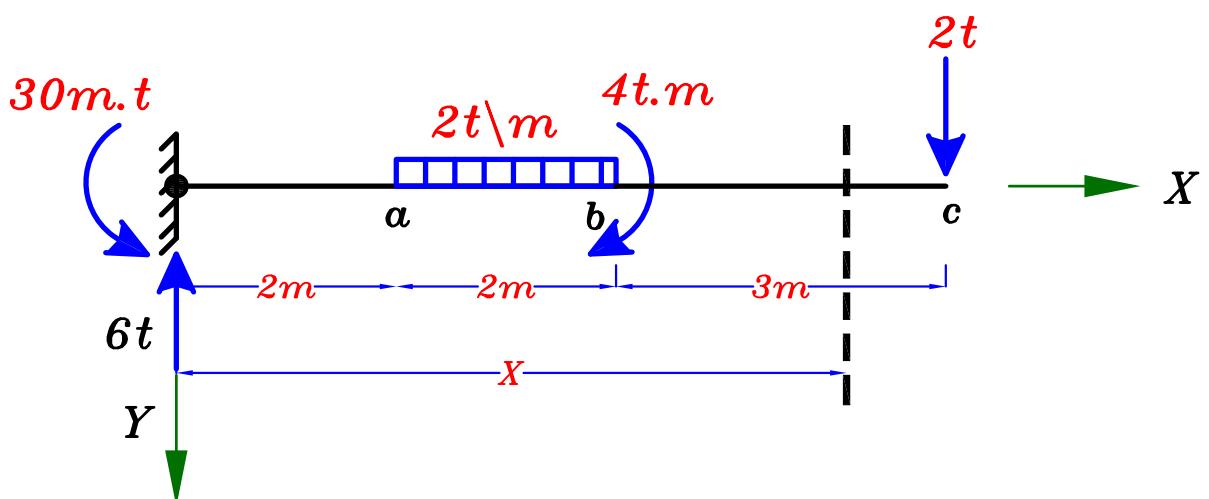
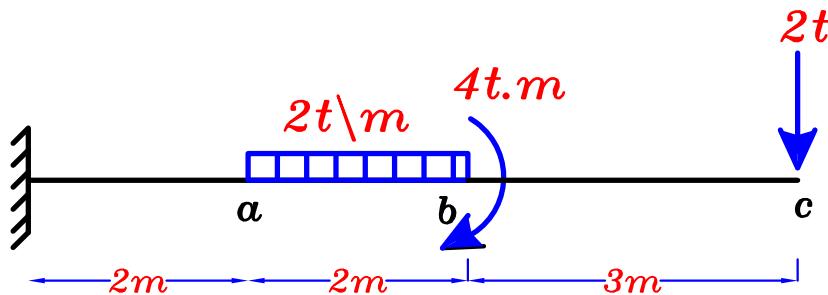
$$y'_d = \frac{115.9}{EI} = \frac{115.9}{20000} = 0.0058 \text{ rad.}$$

لرسم الـ Elastic Line نرسم الكمرة و نوقع عليها قيم الـ deflection مع الاخذ فى الاعتبار أن الـ deflection يكون فى اتجاه محور Y أى لاسفل و الـ +Ve يكون عكس محور Y أى لا على و طبعا الـ Support deflection عند الـ بصفر.



Example:

For the shown beam find the deflection at points (a&b&c) and the slope angle at points (c) . applying double integration method. ($EI = 20000 \text{ m}^2 \cdot \text{t.}$)



$$M(x) = 6(x) - 2(x-2)(x-2)/2 + 4(x-4)^0 - 30(x)^0 + 2(x-4)(x-4)/2$$

$$EIy'' = -M(x)$$

$$EIy''' = -6(x) + 2(x-2)(x-2)/2 - 4(x-4)^0 + 30(x)^0 - 2(x-4)(x-4)/2$$

$$EIy'' = -3(x)^2 + (x-2)^3/3 - 4(x-4) + 30(x) - (x-4)^3/3 + C_1$$

$$EIy = -(x)^3 + (x-2)^4/12 - 2(x-4)^2 + 15(x)^2 - (x-4)^4/12 + C_1x + C_2$$

From intial conditions

نفرض بها فى معادلة الـ **deflection**
نفرض بها فى معادلة الـ **Slope angle**

AT X = 0

$$EIy = 0 = - (0)^3 + \frac{(0-2)^4}{12} - \frac{2(0-4)^2}{12} + 15(0)^2 \\ - \frac{(0-4)^4}{12} + C_1, 0 + C_2 \implies C_2 = 0$$

AT X = 0

$$EIy' = 0 = - 3(0^2) + (0-2)^3/3 - 4(0-4) + 30(0) \\ - (0-4)^3/3 + C_1 \implies C_1 = 0$$

$$EIy' = - 3(x^2) + (x-2)^3/3 - 4(x-4) + 30(x) \\ - (x-4)^3/3 \implies \text{معادلة الـ Slope angle}$$

$$EIy = - (x)^3 + (x-2)^4/12 - 2(x-4)^2 + 15(x)^2 \\ - (x-4)^4/12 \implies \text{معادلة الـ deflection}$$

و بالتعويض عن قيمة **X** فى أى من المعادلتين يمكننا أن نحصل على قيمة
الـ **deflection** أو الـ **Slope angle** عند أى نقطة.

At point (a) **deflection** نفرض فى معادلة الـ **deflection** لحساب الـ

at Point a $\implies X = 2 \text{ m}$

$$EIy = - (2)^3 + (2-2)^4/12 - \frac{2(2-4)^2}{12} + 15(2)^2 \\ - \frac{(2-4)^4}{12}$$

$$y_a = \frac{52}{EI} = \frac{52}{20000} = 0.0026 \text{ m} = 0.26 \text{ cm}$$

At point (b) deflection الحساب الـ deflection نعوض فى معادلة الـ

$$\text{at Point } b \implies X = 4 \text{ m}$$

$$y_b = \frac{177.33}{EI} = \frac{177.33}{20000} = 0.0088m = 0.88 \text{ cm}$$

At point (C) deflection الحساب الـ deflection نعوض فى معادلة الـ

$$\text{at Point } C \implies X = 7 \text{ m}$$

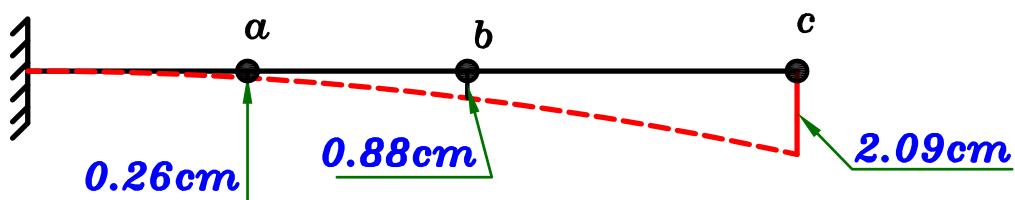
$$y_c = \frac{419}{EI} = \frac{419}{20000} = 0.02095m = 2.095 \text{ cm}$$

At point (C)

Slope angle الحساب الـ Slope angle نعوض فى معادلة الـ

$$\text{at Point } C \implies X = 7 \text{ m}$$

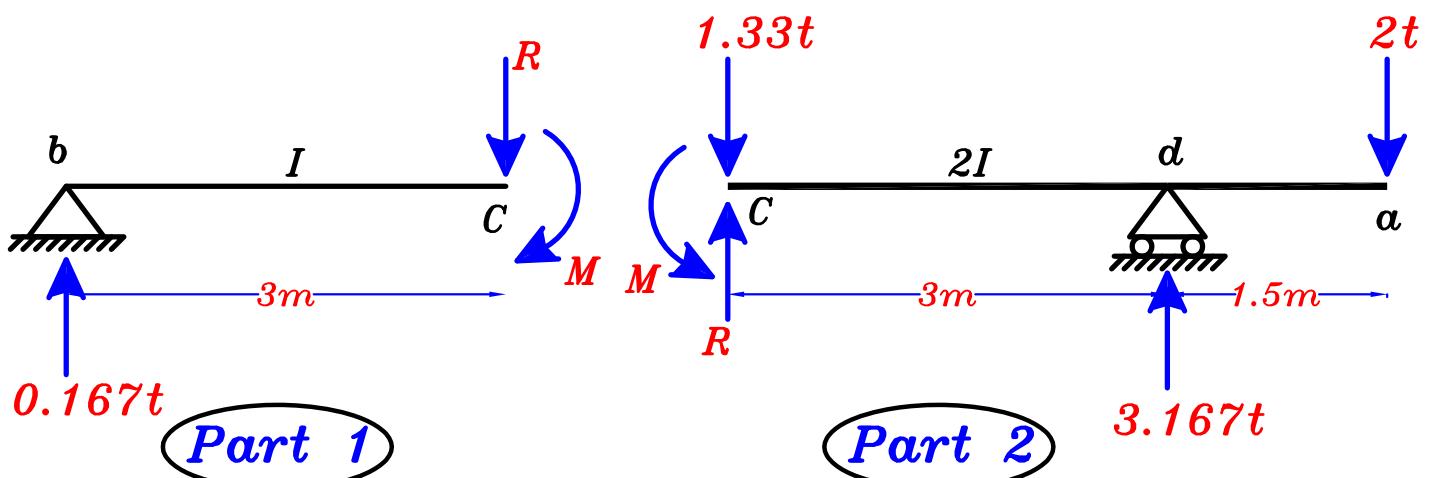
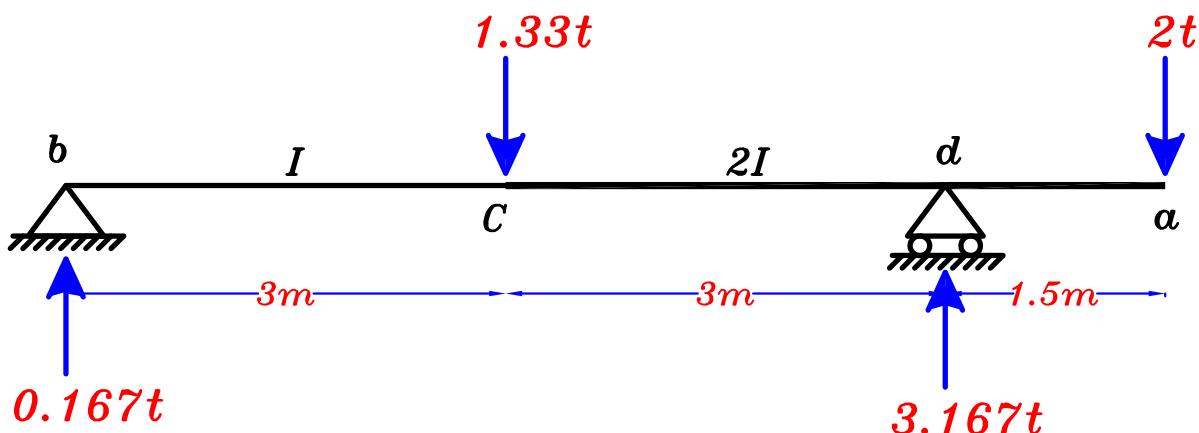
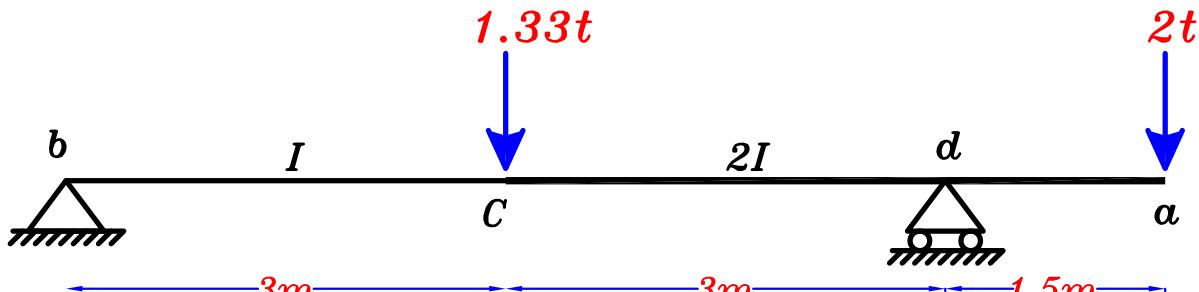
$$y_c' = \frac{83.66}{EI} = \frac{83.66}{20000} = 0.00418 \text{ rad.}$$



Elastic Line

Example:

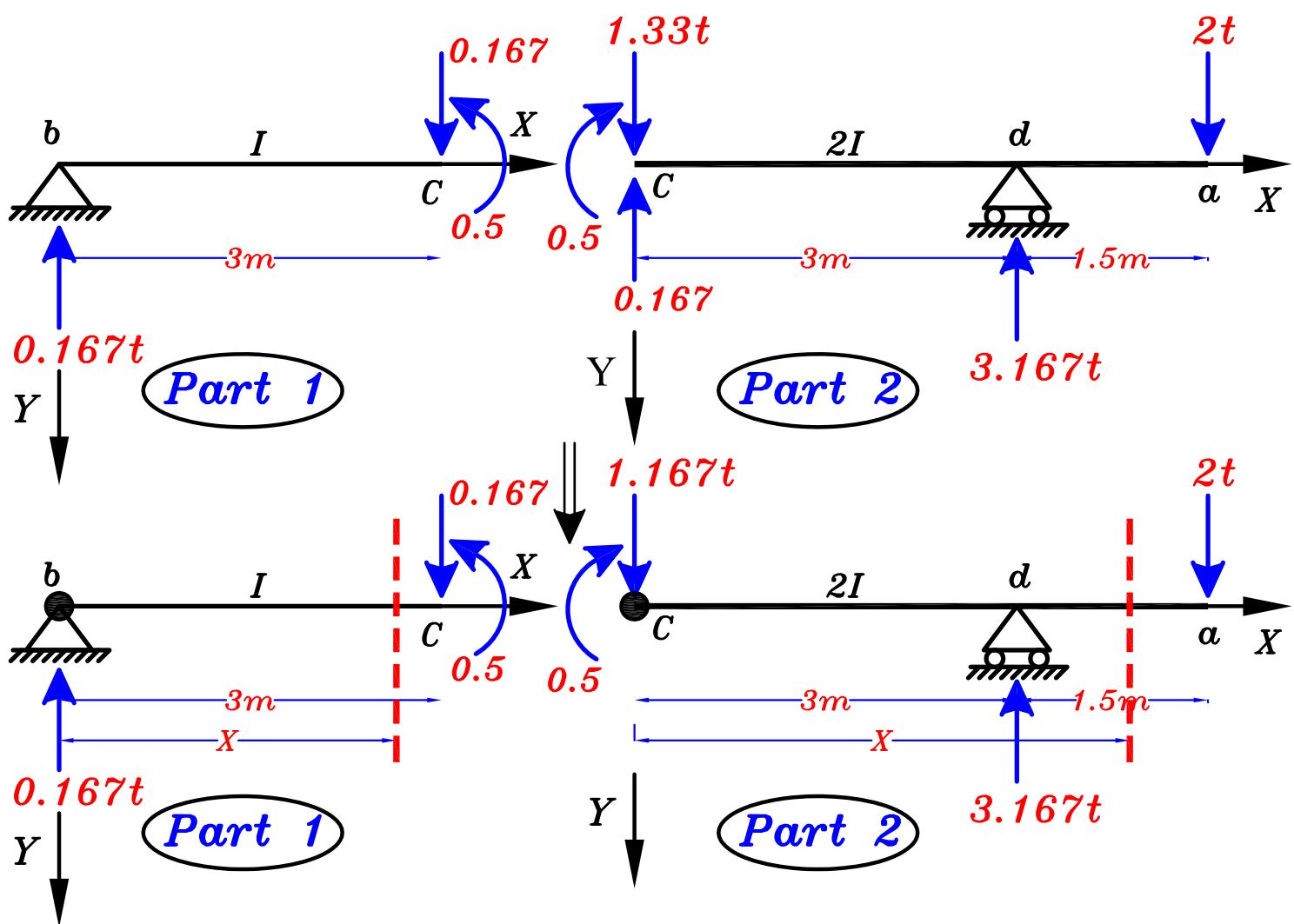
For the shown beam find the deflection at points (a&c) and the slope angle at points (c) . applying double integration ($EI = 20000 \text{ m}^2\cdot\text{t}$)



و لحساب الـ $R \& M$ نطبق $\Sigma M = 0$ و $\Sigma Y = 0$ على من الجزئين و ليكن الجزء الاول .

$$\Sigma Y = 0 \implies R = 0.167t$$

$$\Sigma M @ C = 0 \implies M = -0.5m \cdot t$$



For part 1

$$M(x) = 0.167 (x)$$

$$EIy^{\parallel} = -M(x) \quad EIy^{\parallel} = -0.167 (x)$$

$$EIy^{\wedge} = - (0.167/2) (x)^2 + C_1$$

$$EIy = - (0.167/6) (x)^3 + C_1(x) + C_2$$

For part 2

$$M(x) = -1.167 (x) + 0.5 (x)^0 + 3.167(x-3)$$

$$2EIy^{\parallel} = -M(x) = 1.167 (x) - 0.5 (x)^0 - 3.167(x-3)$$

$$EIy^{\parallel} = 0.574 (x) - 0.25 (x)^0 - 1.584(x-3)$$

$$EIy^{\wedge} = 0.287 (x)^2 - 0.25 (x)^1 - 0.792(x-3)^2 + C_3$$

$$EIy = 0.096 (x)^3 - 0.125 (x)^2 - 0.264(x-3)^3 + C_3 x + C_4$$

To get C₁ , C₂ , C₃ ,and C₄

For part 1

at X = 0 m \Rightarrow Y=0 Part 1 deflection

$$EIy=0 = - (0.167/6) (0)^3 + C_1(0) + C_2 \Rightarrow C_2 = 0$$

For part 2

نفرض فى معادلة الـ deflection

$$EIy=0 = 0.096 (3)^3 - 0.125 (3)^2 - 0.264(3-3)^3 + C_3 3 + C_4$$

$$3C_3 + C_4 = -1.497 \Rightarrow Eq.(1)$$

$$Y_c \text{ from part 1} = Y_c \text{ from part 2}$$

$$Y_c \text{ from part 1 } (@x=3)$$

$$\begin{aligned} &= \frac{1}{EI} \left\{ - (0.167/6) (3)^3 + C_1(3) + C_2 \right\} \\ &= \frac{1}{EI} \left\{ - (0.167/6) (3)^3 + C_1(3) + 0 \right\} \\ &= \frac{1}{EI} \left\{ 3C_1 - 0.752 \right\} \end{aligned}$$

$$Y_c \text{ from part 2 } (@x=0)$$

$$\begin{aligned} &= \frac{1}{EI} \left\{ 0.096 (0)^3 - 0.125 (0)^2 - 0.264 \cancel{(0-3)}^{\text{-ve}} {}^3 + C_3 0 + C_4 \right\} \\ &= \frac{1}{EI} \left\{ C_4 \right\} \end{aligned}$$

$$Y_c \text{ from part 1} = Y_c \text{ from part 2}$$

$$\frac{1}{EI} \left\{ 3C_1 - 0.752 \right\} = \frac{1}{EI} \left\{ C_4 \right\}$$

$$3C_1 - C_4 = 0.752 \Rightarrow Eq.(2)$$

$$Y_c^{\text{from part 1}} = Y_c^{\text{from part 2}}$$

$$Y_c^{\text{from part 1}} (@x=3)$$

$$= \frac{1}{EI} \left\{ - (0.167/2) (3)^2 + C_1 \right\} = \frac{1}{EI} \left\{ -0.752 + C_1 \right\}$$

$$Y_c^{\text{from part 2}} (@x=0)$$

$$= \frac{1}{EI} \left\{ 0.287 (0)^2 - 0.25 (0)^1 - 0.792 \cancel{(0-3)^2} + C_3 \right\}$$

$$= \frac{1}{EI} \left\{ C_3 \right\}$$

$$Y_c^{\text{from part 1}} = Y_c^{\text{from part 2}}$$

$$\frac{1}{EI} \left\{ -0.752 + C_1 \right\} = \frac{1}{EI} \left\{ C_3 \right\}$$

$$C_1 - C_3 = 0.752 \implies \text{Eq.(3)}$$

Solving equations 1,2,3

$$C_1 = 0.25$$

$$C_3 = -0.50$$

$$C_4 = 0.0035$$

For part 1

$$EIy^{\text{from part 1}} = - (0.167/2) (x)^2 + 0.25$$

$$EIy^{\text{from part 1}} = - (0.167/6) (x)^3 + 0.25 (x)$$

For part 2

$$EIy^{\text{from part 2}} = 0.287 (x)^2 - 0.25 (x)^1 - 0.792(x-3)^2 - 0.50$$

$$EIy^{\text{from part 2}} = 0.096 (x)^3 - 0.125 (x)^2 - 0.264(x-3)^3 - 0.5x + 0.0035$$

At point (C) deflection لحساب الـ **deflection** نعوض فى معادلة الـ **deflection** و لأن نقطة C تقع على الحد الفاصل بين Part 1&2 لذا نعوض فى معادلة الـ **deflection** لـ **Part 1** لـ **deflection**

$$\text{at Point } C \implies X = 3 \text{ m}$$

$$EIy = - (0.167/6) (3)^3 + 0.25 (3) = - 0.0035$$

$$y_c = \frac{-0.0035}{EI} = \frac{-0.0035}{20000} = \text{Zero} \quad \text{لأن الرقم صغير جدا}$$

لحساب الـ **Slope angle** نعوض فى معادلة الـ **Slope angle** و لأن نقطة C تقع على الحد الفاصل بين Part 1&2 لذا نعوض فى معادلة الـ **deflection** لـ **Part 1** لـ **deflection**

$$EIy' = - (0.167/2) (3)^2 + 0.25 = -0.502$$

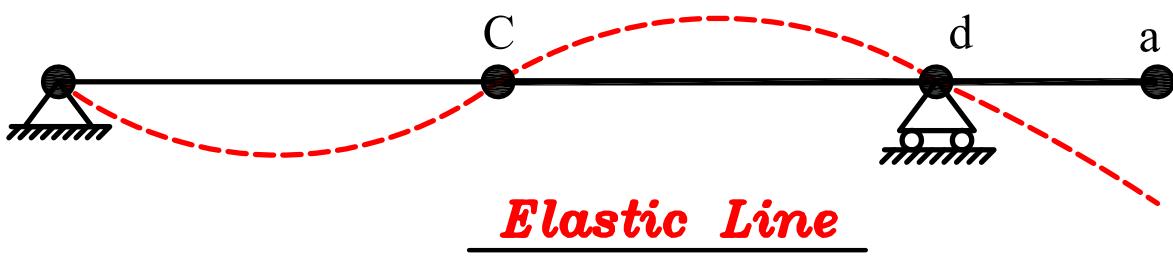
$$y'_c = \frac{-0.502}{EI} = \frac{-0.502}{20000} = \textcolor{red}{-0.000025 \text{ rad.}}$$

At point (a) deflection لحساب الـ **deflection** نعوض فى معادلة الـ **deflection** و لأن نقطة C تقع فى Part 2 لذا نعوض فى معادلة Part 2

$$\text{at Point } a \implies X = 4.5 \text{ m}$$

$$EIy = 0.096 (4.5)^3 - 0.125 (4.5)^2 - 0.264(4.5-3)^3 \\ - 0.5 \times 4.5 + 0.0035 = 7.58$$

$$y_a = \frac{3.10}{EI} = \frac{3.10}{20000} = \textcolor{red}{0.000155 \text{ m}} = \textcolor{red}{0.0155 \text{ cm}}$$

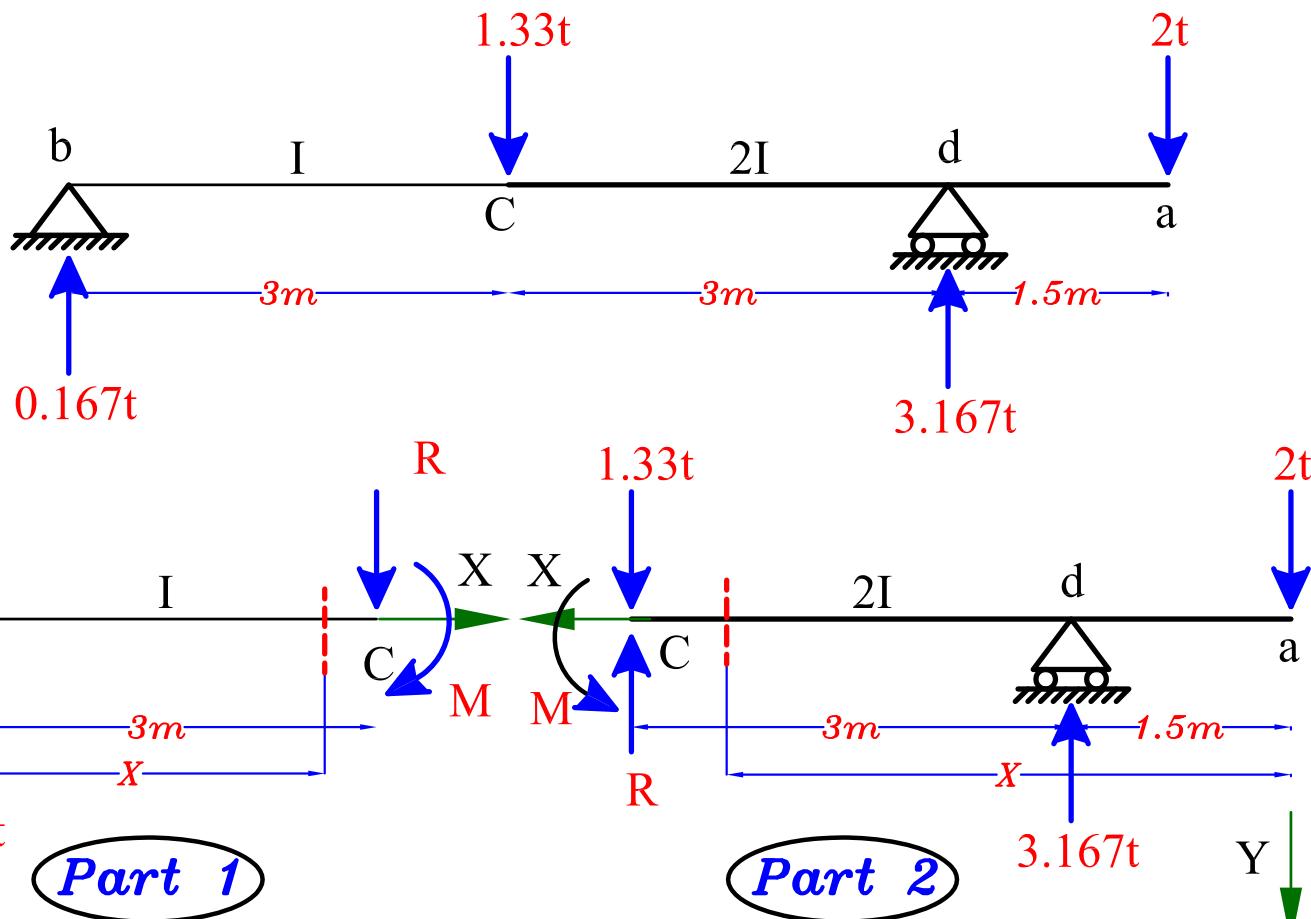


و هي أن نفرض في الجزء الأول محور **X** لليمين و في الجزء الثاني نفرض محور **X** لليسار .

و لكن في هذه الحالة عند مساوات الـ **Slope angle** عند نقطة **a** من اليمين و اليسار تكون الاشارة معكوسة و ذلك لأن المحاور معكوسة و لكن في الـ **deflection** لا تعكس الاشارات .

$$Y_c \text{ from part 1 } = - Y_c \text{ from part 2}$$

$$Y_c \text{ from part 1 } = Y_c \text{ from part 2}$$



For part 1 :

$$M(x) = 0.166(x)$$

$$EI y'' = -M(x) \quad EI y'' = -0.166(x)$$

$$EI y' = -\left(0.166/2\right)(x)^2 + C_1$$

$$EI y = -\left(0.166/6\right)(x)^3 + C_1(x) + C_2$$

From intial conditions:

At $x = 0$ ----- $y = 0$ -----

$C_2 = 0$

At $x = 3$ m ----- $y = y @ c$ & $y' = y' @ c$

$$y @ c = (-0.75 + 3 C_1) / EI \quad (1)$$

$$y' @ c = (-0.75 + C_1) / EI \quad (2)$$

For part 2 :

$$M(x) = 3.166(x - 1.5) - 2(x)$$

$$2EI y'' = -M(x)$$

$$2EI y'' = -3.166(x - 1.5) + 2(x)$$

$$2EI y' = -\left(3.166/2\right)(x - 1.5)^2 + (x)^2 + C_3$$

$$2EI y = -\left(3.166/6\right)(x - 1.5)^3 + (x)^3/3 + C_3(x) + C_4$$

From intial conditions:

At $x = 1.5$ m ----- $y = 0$

$$0 = 1.125 + 1.5 C_3 + C_4 \quad C_4 = -(1.125 + 1.5 C_3) \quad (3)$$

At $x = 4.5$ m ----- $y = y @ c$ & $y' = y' @ c$

$$y @ c = (16.125 + 4.5 C_3 + C_4) / 2EI$$

$$Y' @ c = (16.125 + 4.5 C_3 - 1.125 - 1.5 C_3) / 2EI$$

$$= (15 + 3 C_3) / 2EI \quad (4)$$

$$y' @ c = (6 + C3) / 2EI \quad \text{---(5)}$$

$y @ c$ (right) = $y @ c$ (left)

لأن المحاور معكوسة

$$C1 = 0.25$$

$$C3 = -5$$

$$C4 = 6.375$$

For part 1 :

$$EI y' = -0.166 (x)^2 / 2 + 0.25$$

$$EI y = -0.166 (x)^3 / 6 + 0.25 (x)$$

$$y @ c = 0$$

$$y' @ c = (-0.5 / EI) = -0.000025 \text{ rad.}$$

For part 2 :

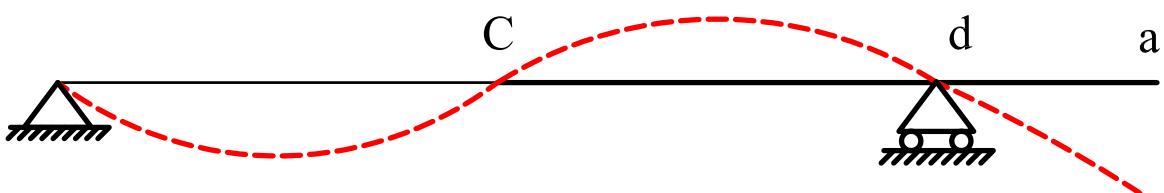
$$2EI y' = (x)^2 - 1.5833 (x - 1.5)^2 - 5$$

$$2EI y = (x)^3 / 3 - 0.527766 (x - 1.5)^3 - 5x + 6.375$$

At point (a) : $x = 0 \quad y = 3.1875 / EI = 0.00016 \text{ m}$

At point (d) : $x = 1.5 \quad y' = -1.375 / EI = 1.375 / EI$

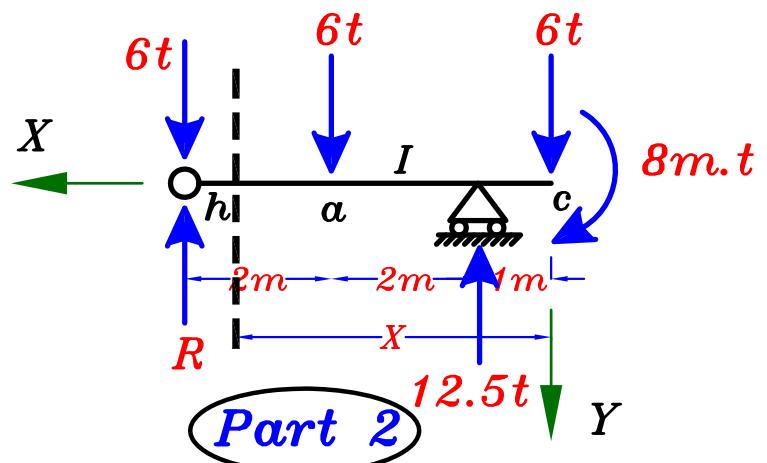
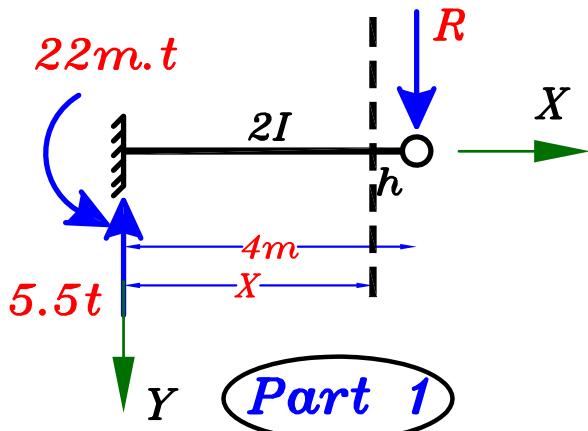
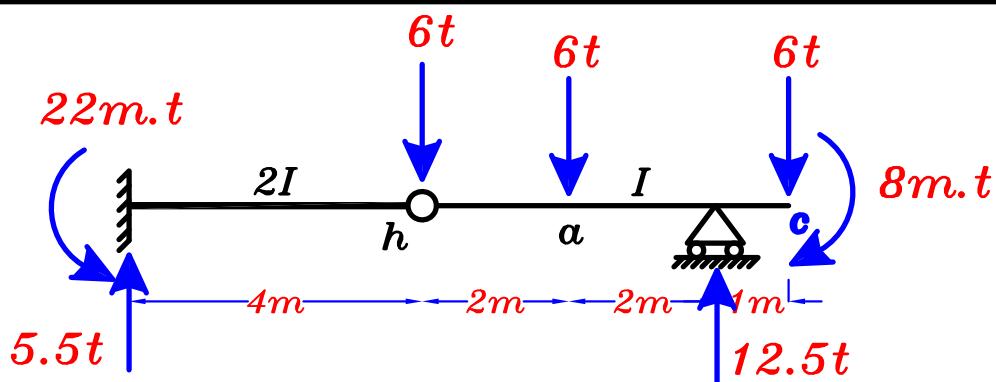
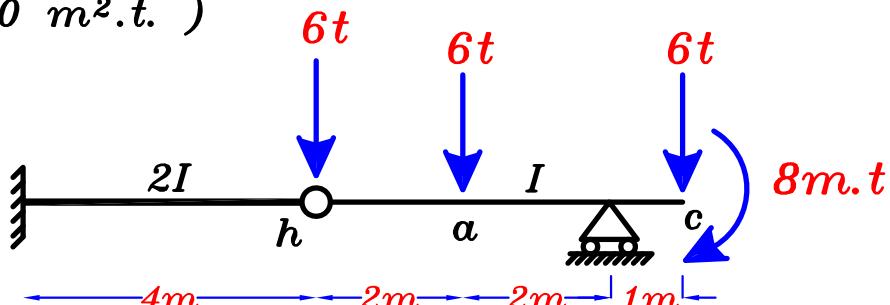
لأن المحاور معكوسة



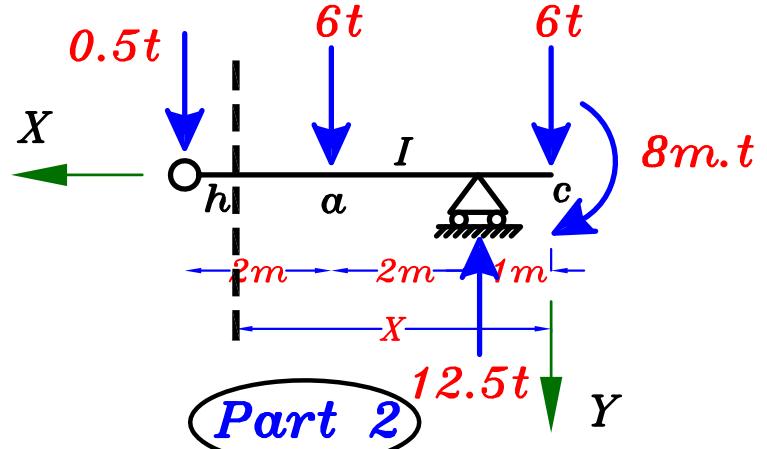
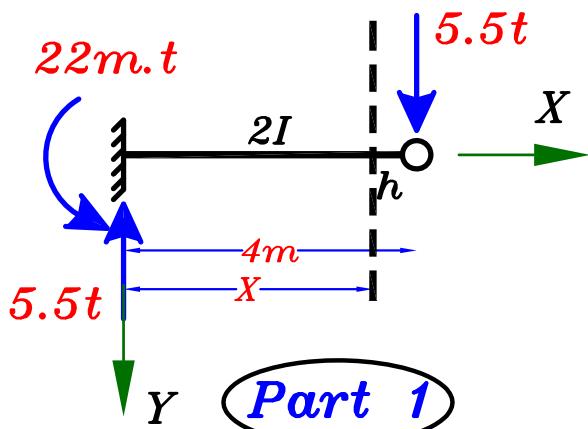
Elastic Line

Example:

For the shown beam find the deflection at points (a&c) and the slope angle at points (c) and the change in slope at point (h). applying double integration method .
 $(EI = 20000 \text{ m}^2\cdot\text{t})$



و لحساب الـ R نطبق $\Sigma Y = 0$ على الجزء الاول .



For part 1

$$M(x) = 5.5(x) - 22(x)^0$$

$$EIy^{\parallel} = -M(x)$$

$$2EIy^{\parallel} = -5.5(x) + 22(x)^0$$

$$EIy^{\parallel} = -2.75(x) + 11(x)^0$$

$$EIy^{\wedge} = -1.375(x)^2 + 11(x)^1 + C_1$$

$$EIy = -0.4583(x)^3 + 5.5(x)^2 + C_1x + C_2$$

From intial conditions:

$$\text{at } X = 0 \text{ m} \implies Y=0 \implies C_2 = 0$$

$$\text{at } X = 0 \text{ m} \implies Y^{\wedge}=0 \implies C_1 = 0$$

$$EIy^{\wedge} = -1.375(x)^2 + 11(x)^1$$

$$EIy = -0.4583(x)^3 + 5.5(x)^2$$

At point (h)

$$\text{at Point } h \implies X = 4 \text{ m}$$

$$y_c = \frac{58.66}{EI} = \frac{58.66}{20000} = 0.0029 \text{ m} = 0.29 \text{ cm}$$

$$y_{c \text{ left}}^{\wedge} = \frac{22}{EI} = \frac{22}{20000} = 0.0011 \text{ rad.}$$

For part 2

$$M(x) = 12.5(x-1) - 6(x) - 6(x-3) - 8(x)^0$$

$$EIy^{\parallel} = -M(x)$$

$$EIy^{\parallel} = -12.5(x-1) + 6(x) + 6(x-3) - 8(x)^0$$

$$EIy^{\wedge} = -6.25(x-1)^2 + 3(x)^2 + 3(x-3)^2 - 8(x) + C_3$$

$$EIy = -2.083(x-1)^3 + (x)^3 + (x-3)^3 - 4(x)^2 + C_3x + C_4$$

From initial conditions

$$\text{at } X = 0 \text{ m} \implies Y=0 \implies C_3 + C_4 = -5 \implies \text{Eq.(1)}$$

\mathbf{Y}_h from part 1 = \mathbf{Y}_h from part 2

\mathbf{Y}_h from part 1 (@x=4)

$$\begin{aligned} &= \frac{1}{EI} \left\{ -0.4583 (4)^3 + 5.5 (4)^2 + C_1 4 + C_2 \right\} \\ &= \frac{1}{EI} \left\{ 4C_1 + C_2 + 58.67 \right\} = \frac{1}{EI} \left\{ 0 + 0 + 58.67 \right\} \\ &= \frac{1}{EI} \left\{ 58.67 \right\} \end{aligned}$$

\mathbf{Y}_h from part 2 (@x=5)

$$\begin{aligned} &= \frac{1}{EI} \left\{ -2.083(5-1)^3 + (5)^3 + (5-3)^3 - 4 (5)^2 + C_3 5 + C_4 \right\} \\ &= \frac{1}{EI} \left\{ 5C_3 + C_4 - 99.66 \right\} \end{aligned}$$

\mathbf{Y}_h from part 1 = \mathbf{Y}_h from part 2

$$\frac{1}{EI} \left\{ 58.67 \right\} = \frac{1}{EI} \left\{ 5C_3 + C_4 - 99.66 \right\}$$

$$5C_3 + C_4 = 158.33 \implies \text{Eq.(2)}$$

By solving the two equations

$$C_3 = 40.83$$

$$C_3 = -45.83$$

For part 2

$$EIy^1 = -6.25(x-1)^2 + 3(x)^2 + 3(x-3)^2 - 8(x) + 40.83$$

$$\begin{aligned} EIy &= -2.083(x-1)^3 + (x)^3 + (x-3)^3 - 4(x)^2 + 40.83x \\ &\quad - 45.83 \end{aligned}$$

At point (a)

$$\text{at Point } a \implies X = 3 \text{ m}$$

$$y_a = \frac{50.99}{EI} = \frac{50.99}{20000} = 0.0025 \text{ m} = 0.25 \text{ cm}$$

At point (C)

$$\text{at Point } C \implies X = 0 \text{ m}$$

$$y_c = \frac{-45.83}{EI} = \frac{-45.83}{20000} = 0.0023 \text{ m} = 0.23 \text{ cm}$$

$$y_c' = \frac{40.83}{EI} = \frac{40.83}{20000} = 0.002 \text{ rad.}$$

$$y_c' = -0.002 \text{ rad.}$$

ولكن لأن المحاور معكوسة

At point (h)

$$\text{at Point } h \implies X = 5 \text{ m}$$

$$y_h = \frac{58.67}{EI} = \frac{58.67}{20000} = 0.0029 \text{ m} = 0.29 \text{ cm}$$

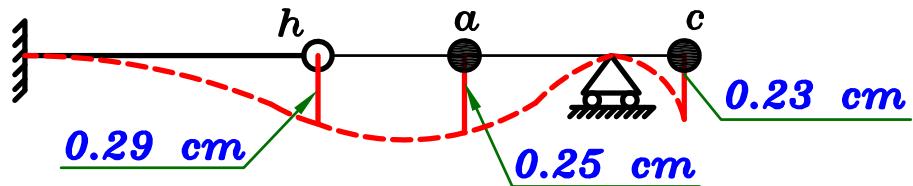
$$y_{h\text{right}}' = \frac{-92.17}{EI} = \frac{-92.17}{20000} = -0.0046 \text{ rad.}$$

$$y_{h\text{right}}' = 0.0046 \text{ rad.}$$

ولكن لأن المحاور معكوسة

Change in slope angle at (h)

$$\begin{aligned} &= y_{h\text{right}}' - y_{h\text{left}}' = 0.0046 \text{ rad.} - 0.0011 \text{ rad.} \\ &\quad = 0.0035 \text{ rad.} \end{aligned}$$



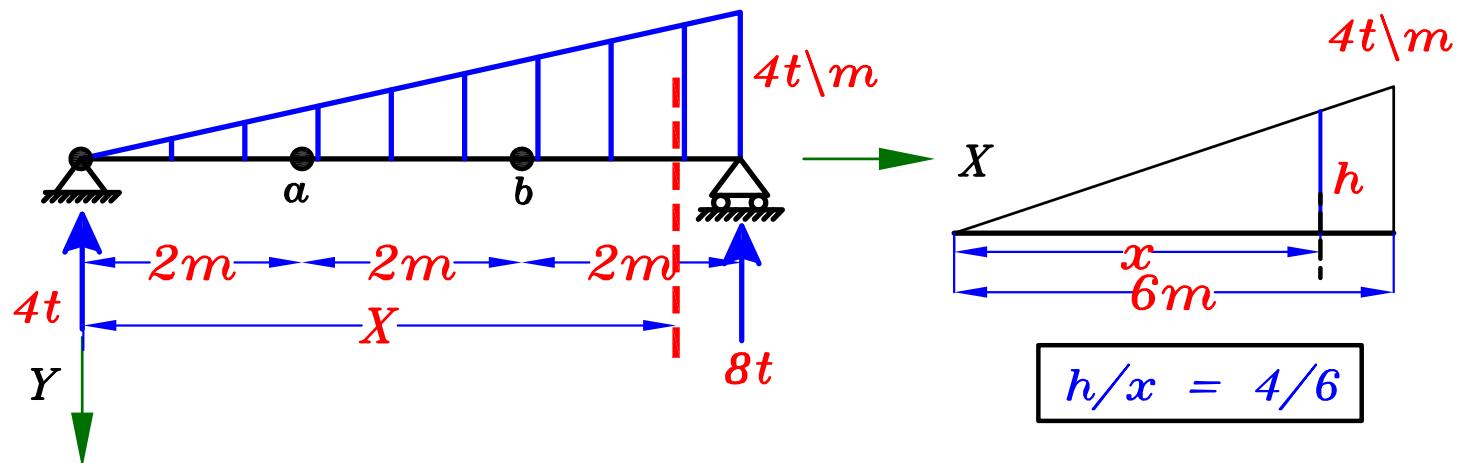
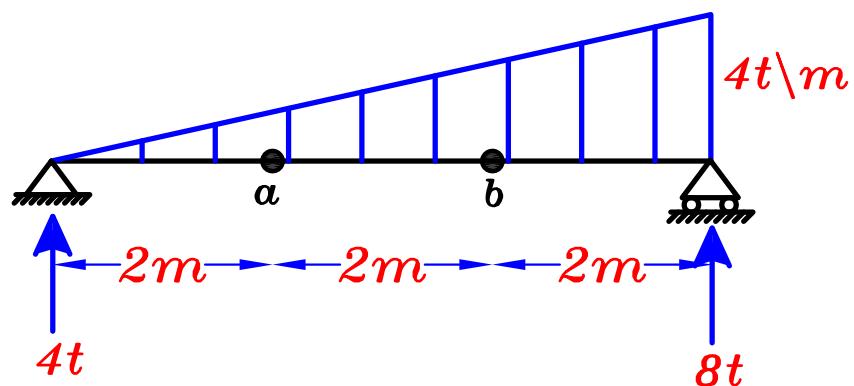
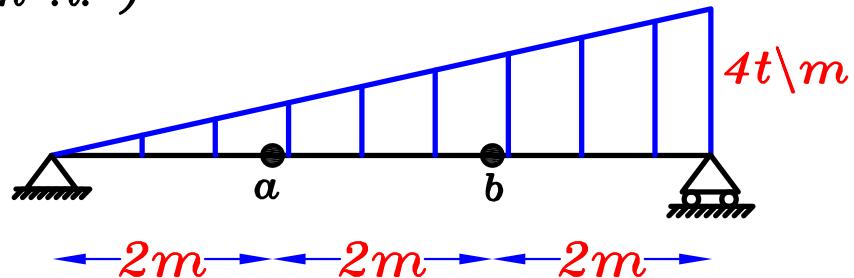
Elastic Line

خد بالك

فى هذه المسألة لا يمكن تطبيق $Y_h^1 \text{ from part 1} = Y_h^2 \text{ from part 2}$ و ذلك لأن الميل *Slope angle* يمين و شمال نقطة h غير متساوی و لذلك نحسب الميل *Change in slope angle at (h)*.

Example:

For the shown beam find the deflection at points (a&c) and
 For the shown beam find the deflection at points (a&b) .
 applying the method of double integration.
 ($EI = 20000 \text{ m}^2 \cdot \text{t.}$)



$$\begin{aligned} M(x) &= 4(x) - (4/6)(x)(x/2)(x/3) \\ &= 4(x) - (1/9)(x)^3 \end{aligned}$$

$$EIy'' = -M(x)$$

$$EIy''' = -4(x) + (1/9)(x)^3$$

$$EIy'' = -2(x)^2 + (1/36)(x)^4 + C_1$$

$$EIy = -0.67(x)^3 + (1/180)(x)^5 + C_1x + C_2$$

From intial conditions:

$$\text{at } X = 0 \text{ m} \implies Y=0 \implies C_2 = 0$$

$$\text{at } X = 6 \text{ m} \implies Y=0 \implies C_1 = 16.8$$

$$EIy^{\wedge} = -2(x)^2 + (1/36)(x)^4 + 16.8$$

$$EIy = -0.67(x)^3 + (1/180)^5(x) + 16.8x$$

At point (a)

$$\text{at Point a} \implies X = 2 \text{ m}$$

$$y_a = \frac{29.68}{EI} = \frac{29.68}{20000} = 0.00148 \text{ m} = 0.148 \text{ cm}$$

At point (b)

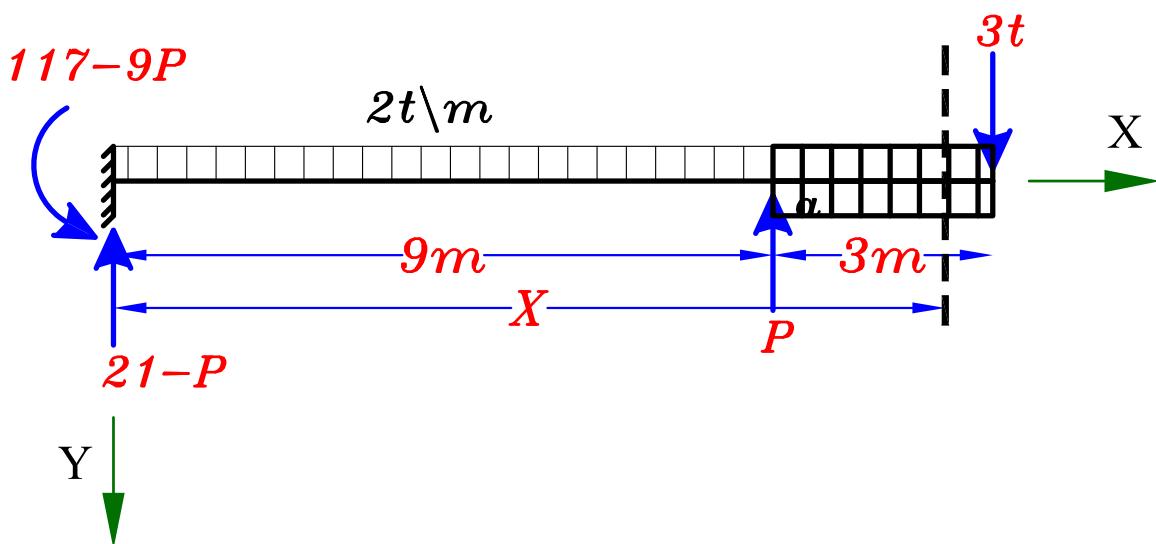
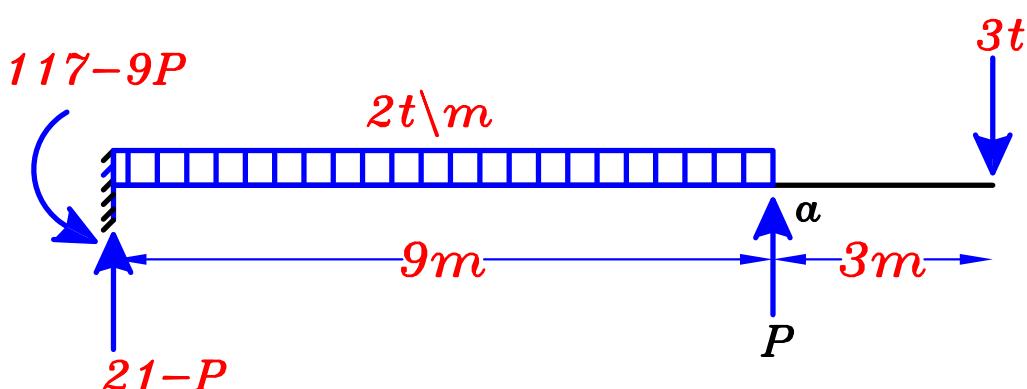
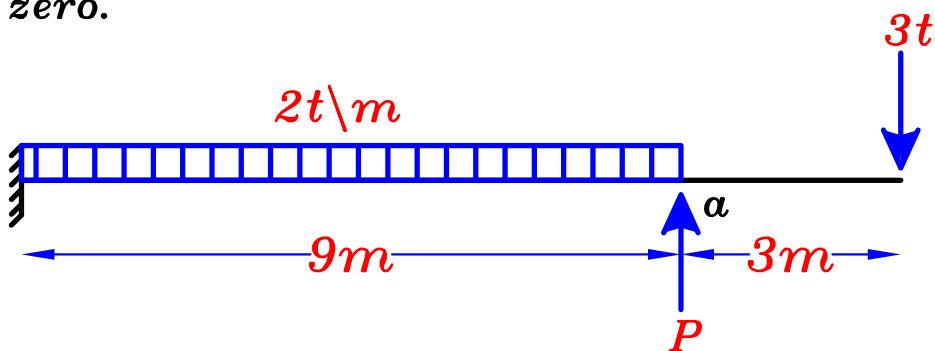
$$\text{at Point b} \implies X = 4 \text{ m}$$

$$y_a = \frac{30.22}{EI} = \frac{30.22}{20000} = 0.00151 \text{ m} = 0.151 \text{ cm}$$

Example:

For the shown beam and applying MacCallum's method, find the value of (P) so that the deflection at point

(a) equals zero.



$$M(x) = (21-P)(x) - 2(x)(x/2) - (117-9P) + P(x-9) \\ + 2(x-9)(x-9)/2$$

$$M(x) = (12-P)(x) - (x)^2 - (117-9P)(x)^0 + P(x-9) \\ + (x-9)^2$$

$$EIy^{\infty} = -M(x)$$

$$EIy^{\infty} = -(21-P)(x) + (x)^2 + (117-9P)(x)^0 - P(x-9) - (x-9)^2$$

$$EIy^{\wedge} = -(21-P)(x)^2/2 + (x)^3/3 + (117-9P)(x)^1 - (P/2)(x-9)^2 - (x-9)^3/3 + C_1$$

$$EIy = -(21-P)(x)^3/6 + (x)^4/12 + (117-9P)(x)^2/2 - (P/6)(x-9)^3 - (x-9)^4/12 + C_1(x) + C_2$$

From intial conditions:

$$\text{at } X = 0 \text{ m} \implies Y=0 \implies C_2 = 0$$

$$\text{at } X = 0 \text{ m} \implies Y^{\wedge}=0 \implies C_1 = 0$$

$$EIy^{\wedge} = -(21-P)(x)^2/2 + (x)/3 + (117-9P)(x)^1 - (P/2)(x-9)^2 - (x-9)^3/3$$

$$EIy = -(21-P)(x)^3/6 + (x)^4/12 + (117-9P)(x)^2/2 - (P/6)(x-9)^3 - (x-9)^4/12$$

At point (a)

$$\text{at Point } a \implies X = 9 \text{ m} \implies Y = 0$$

لأن الـ **Support deflection** عند نقطة **a** يمنع الحركة الرأسية و وبالتالي فان الـ **Support** يساوى صفر .

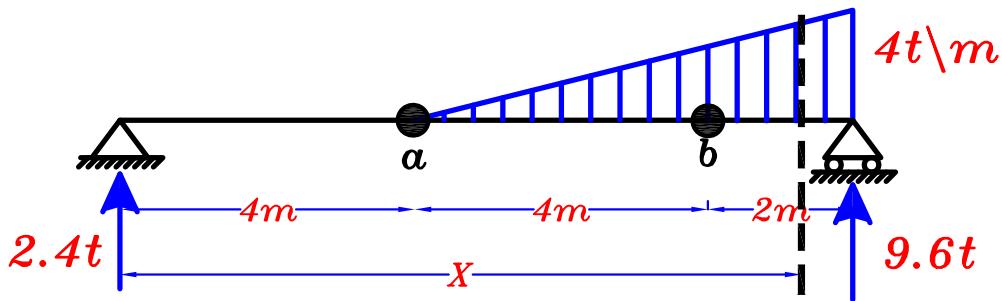
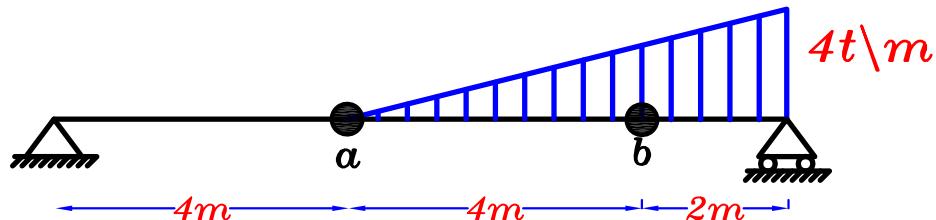
$$EIy=0 = -(21-P)(9)^3/6 + (9)^4/12 + (117-9P)(9)^2/2 - (P/6)(9-9)^3 - (9-9)^4/12$$

$$P = 11.25 \text{ t}$$

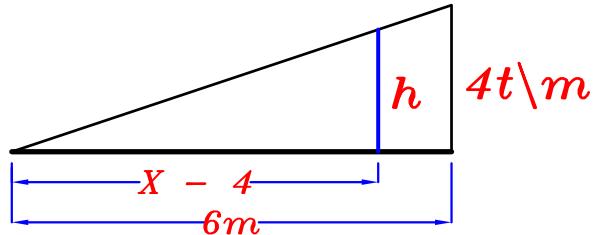
و هذا معناه أنه يمكننا استخدام معادلات الـ **deflection** في حل المنشآت لأن هذا المنشأ **Indeterminate** وهذا سوف نتعلمه فيما بعد

Example:

For the shown beam find the deflection at points (a&b) . applying the method of double integration.



$$\frac{X-4}{h} = \frac{6}{4}$$



$$M(x) = 2.4(x) - (4/6)(x-4)[(x-4)/2][(x-4)/3]$$

$$M(x) = 2.4(x) - (1/9)(x-4)^3$$

$$EIy^{\infty} = -M(x)$$

$$EIy^{\infty} = -2.4(x) + (1/9)(x-4)^3$$

$$EIy^{\wedge} = -1.2(x)^2 + (1/36)(x-4)^4 + C_1,$$

$$EIy^{\wedge} = -0.4(x)^3 + (1/180)(x-4)^5 + C_1x + C_2$$

From initial conditions:

at $X = 0 \text{ m} \implies Y=0 \implies C_2 = 0$

at $X = 10 \text{ m} \implies Y=0 \implies C_1 = 35.68$

$$EIy^{\wedge} = -1.2 (x)^2 + (1/36) (x-4)^4 + 35.68$$

$$EIy^{\wedge} = -0.4 (x)^3 + (1/180) (x-4)^5 + 35.68 x$$

At point (a)

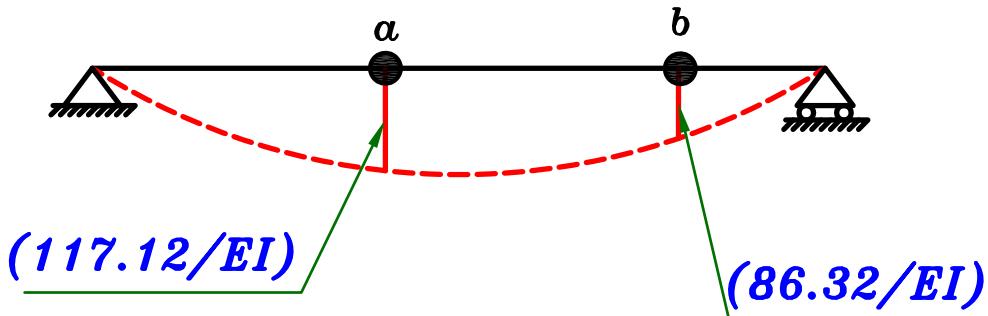
at Point a $\implies X = 4 \text{ m}$

$$y_a = \frac{117.12}{EI}$$

At point (b)

at Point b $\implies X = 8 \text{ m}$

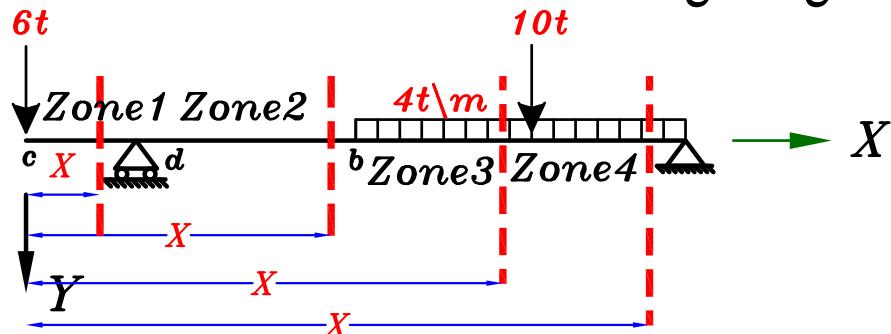
$$y_b = \frac{86.32}{EI}$$



Elastic Line

Method of Zones

توجد طريقة أخرى لحل المسائل تسمى بال ***Method of Zones*** و تقوم فكرتها على التالي :

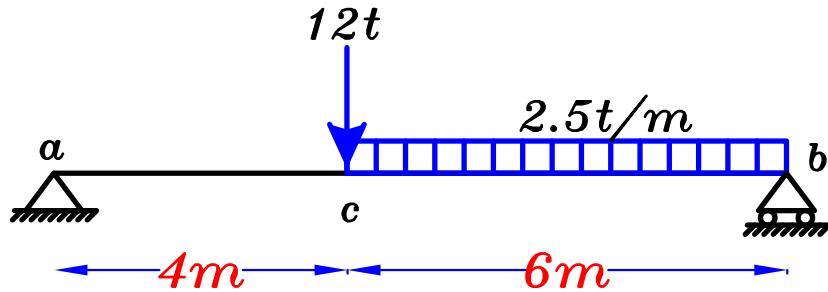


نقسم المسألة الى ***Zones*** و ذلك عند كل ***Load*** أو ***Support*** أو ***Inertia*** أو ***Intermediate hinge*** و نكتب معادلة ***moment*** للZone في نهاية كل ***moment***.

دائما العلاقة الرابطة بين كل ***Zone*** و الاخرى هى أن ***Y_{left} = Y_{right}*** عدا فى حالة ما اذا كان الفاصل ***Y_{left} = Y_{right}*** تكون ***Intermediate hinge***.

Example:

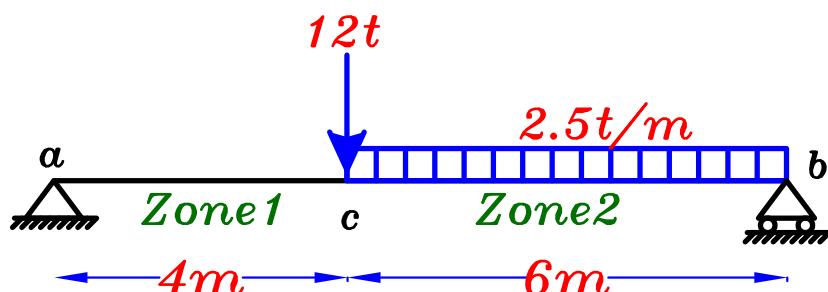
Using zones find the deflection at point c & slope angle at (a&b) , then find the maximum deflection using zones method.



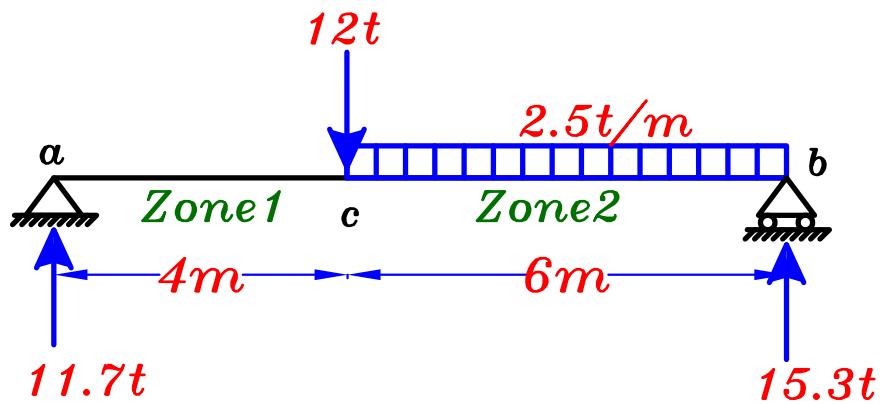
هذه طريقة مختلفة قليلا يتم فيها تقسيم المسألة الى Zones

- نقسم المسألة الى Zones و الحد الفاصل بين الـ Zones يكون

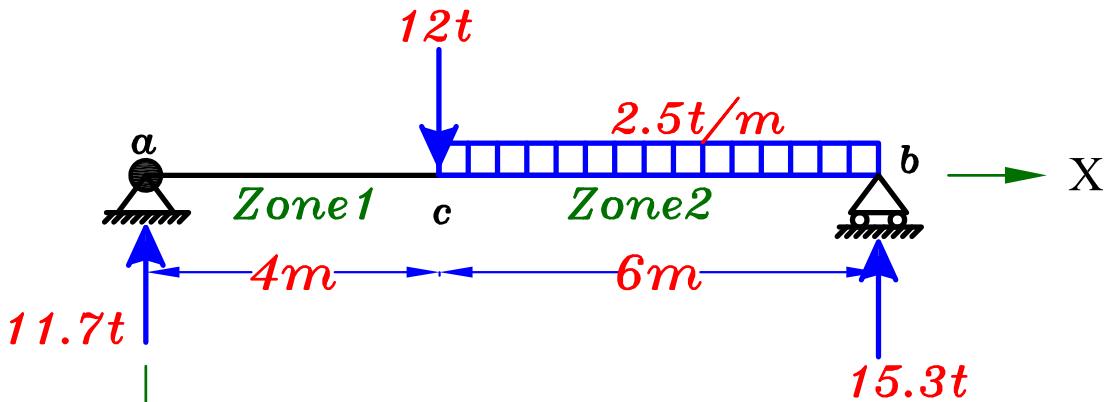
. *Inertia* أو *Intermediate hinge* أو *Support Force*



٢- حسب الـ *Reactions*



٣- نفرض محور X لليمين و محور Y للأسفل .



٤ - نكتب معادلة الـ *Moment* فى Zone 1 على اساس أن
الـ *Origin* هو نقطة α .

$$M(1) = 11.7 x$$

٥ - نكتب معادلة الـ *Moment* فى Zone 2 على اساس أن
الـ *Origin* هو نقطة α .

$$M(2) = 11.7x - 12(x-4) - 2.5(x-4)^2 / 2$$

٦ - نحسب فى كل Zone الـ *Deflection*(Y) و الـ *Slope angle*(Y')

$$EIy_{(1)}^{\infty} = -11.7 x$$

و فى هذه الطريقة يمكن فك الاقواس

$$EIy_{(1)}^{\wedge} = -11.7 x^2 / 2 + C_1$$

$$EIy_{(1)} = -11.7 x^3 / 6 + C_1 x + C_2$$

$$EIy_{(2)}^{\infty} = -11.7x + 12x - 48 + 1.25(x^2 - 8x + 16)$$

$$= 1.25x^2 - 9.7x - 28$$

$$EIy_{(2)}^{\wedge} = 1.25(x^3 / 3) - 9.7(x^2 / 2) - 28 x + C_3$$

$$EIy_{(2)} = 1.25(x^4 / 12) - 9.7(x^3 / 6) - 14x^2 + C_3 x + C_4$$

$$= 0.104167x^4 - 1.61617x^3 - 14x^2 + C_3 x + C_4$$

٧ - لا يجاد الـ *Boundary Conditions*

يتم التعويض بكل نقطة فى الـ Zone الخاصة بها

From intial conditions

$$\text{at } X = 0 \text{ m} \implies Y=0 \implies C_2 = 0 \implies \text{Zone 1}$$

$$\text{at } X = 10 \text{ m} \implies Y=0 \implies \text{Zone 2}$$

$$0 = 0.104167(10)^4 - 1.6167(10)^3 - 14(10)^2 + C_1(10) + C_2$$

—————> Eq.(1)

at $X = 4 \text{ m}$ $\Rightarrow y_{C\text{Left}} = y_{C\text{Right}}$

. Zone2 عند نقطة C في deflection يساوى Zone1

$$- 1.95(4)^3 + C_1(4) = 0.104167(4)^4 - 1.6167(4)^3 - 14(4)^2 + C_3(4) + C_4$$

—————> Eq.(2)

at $X = 4 \text{ m}$ $\Rightarrow \bar{y}_{C\text{Left}} = \bar{y}_{C\text{Right}}$

. Zone2 عند نقطة C في Slope angle يساوى Zone1

$$- 5.85(4)^2 + C_1 = 0.4167(4)^3 - 4.85(4)^2 - 28(4) + C_3$$

—————> Eq.(3)

Solving the equations:

$$C_1 = 138.3 \quad \& \quad C_3 = 207.633 \quad \& \quad C_4 = -101.33$$

C₁ = 138.3

C₃ = 207.633

C₄ = -101.33

For Zone (1)

$$EI\bar{y}_{(1)} = -11.7 x^2 / 2 + 138.3$$

$$EIy_{(1)} = -11.7 x^3 / 6 + 138.3 x$$

For Zone (2)

$$EI\bar{y}_{(2)} = 1.25(x^3 / 3) - 9.7(x^2 / 2) - 28x + 207.63$$

$$EIy_{(2)} = 1.25(x^4 / 12) - 9.7(x^3 / 6) - 14x^2 + 207.63x - 101.33$$

- يتم التعويض بكل نقطة في ال Zone الخاصة بها

أى نقطة (Zone1) يتم التعويض فى معادلات

أى نقطة (Zone2) يتم التعويض فى معادلات

For Zone (1)

At point (a)

$$\text{at Point } a \implies X = 0 \text{ m}$$

$$y_a^{\wedge} = \frac{183.3}{EI}$$

At point (C)

$$\text{at Point } C \implies X = 4 \text{ m}$$

$$y_c = \frac{428.4}{EI}$$

$$y_c^{\wedge} = \frac{44.7}{EI}$$

For Zone (2)

At point (b)

$$\text{at Point } b \implies X = 10 \text{ m}$$

$$y_c^{\wedge} = \frac{-101.27}{EI}$$

At point (C)

$$\text{at Point } C \implies X = 4 \text{ m}$$

$$y_c = \frac{428.4}{EI}$$

$$y_c^{\wedge} = \frac{44.7}{EI}$$

و للحصول على ال **maximum deflection** نفاضل معادلة ال **deflection** و نساويها بالصفر في كل **Zone**.

$$\text{Try } Y^{\wedge}(1) = 0$$

$$-5.85 x^2 + 138.3 = 0 \implies x = + 4.86 \quad \& \quad -4.86$$

الجواب الموجب مرفوض لأن (x) تقع خارج (**Zone 1**)

الجواب السالب مرفوض لنفس السبب

Try $Y(2) = 0$

$$0.4167x^3 - 4.85x^2 - 28x + 207.63 = 0$$

و لحل المعادلة التكعيبية نقوم بالاتى (طريقة الدكتور)

put $0.4167x^3 - 4.85x^2 - 28x + 207.633 = R.H.S$

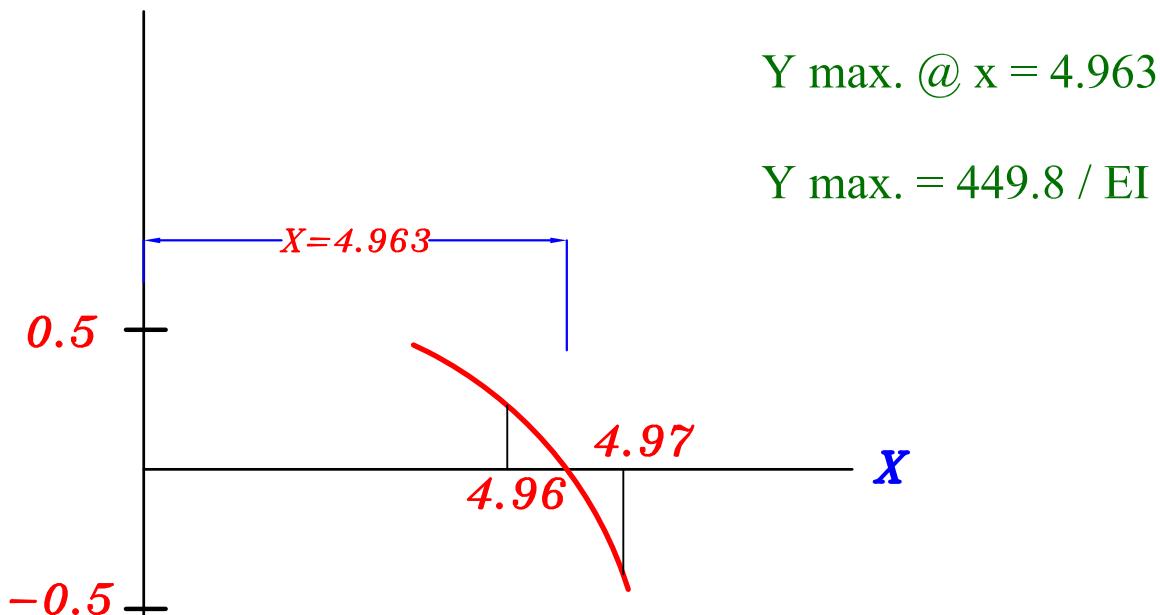
و نعرض بقيم للـ (X) حتى نحصل على الـ $R.H.S$ يساوى صفر

و من الممكن أن نعرض بأربع أو خمس نقاط ثم نرسم علاقة بين الـ (X)

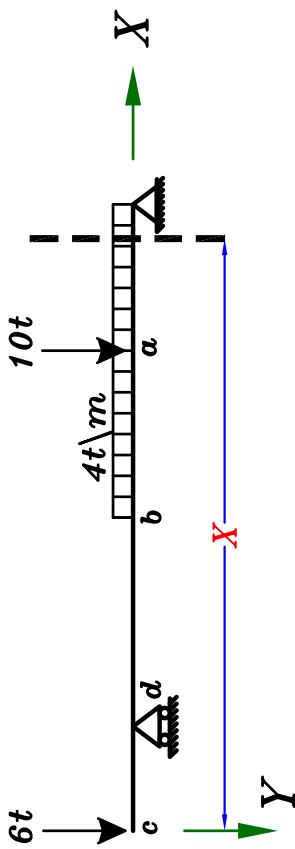
و الـ $R.H.S$ و تقاطع $Curve$ مع الخط الافقى نحصل على قيمة الـ (X)

X	5	5.1	4.9	4.96	4.97
$R.H.S$	-1.523	-6.04	3.01	0.28	-0.58

$R.H.S$



Double integration method



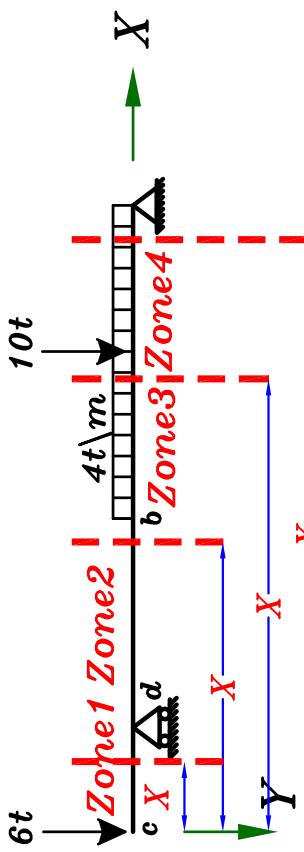
نأخذ ال **Section** قبل نهاية الكمرة مباشرة و نكتب معادلة واحدة لل **moment** عند هذا ال **Section**.

لا نقسم المسألة الا في حالة وجود تغير في ال **Inertia** أو وجود **Intermediate hinge**

في حالة وجود تغير في ال **Inertia** أو وجود **Intermediate hinge** جزء عند هذه الماكن و تكون العلاقة الرابطة بين هذه الجزاء أن ال $Y_{right} = Y_{left}$ & $\bar{Y}_{left} = \bar{Y}_{right}$ في حالة تغير ال **Inertia** وأن $Y_{right} = Y_{left}$ في حالة وجود **Intermediate hinge**.

و سوف نحل المسألة القادمة بالطريقتين لتحديد الفرق بينهما

Method of Zones



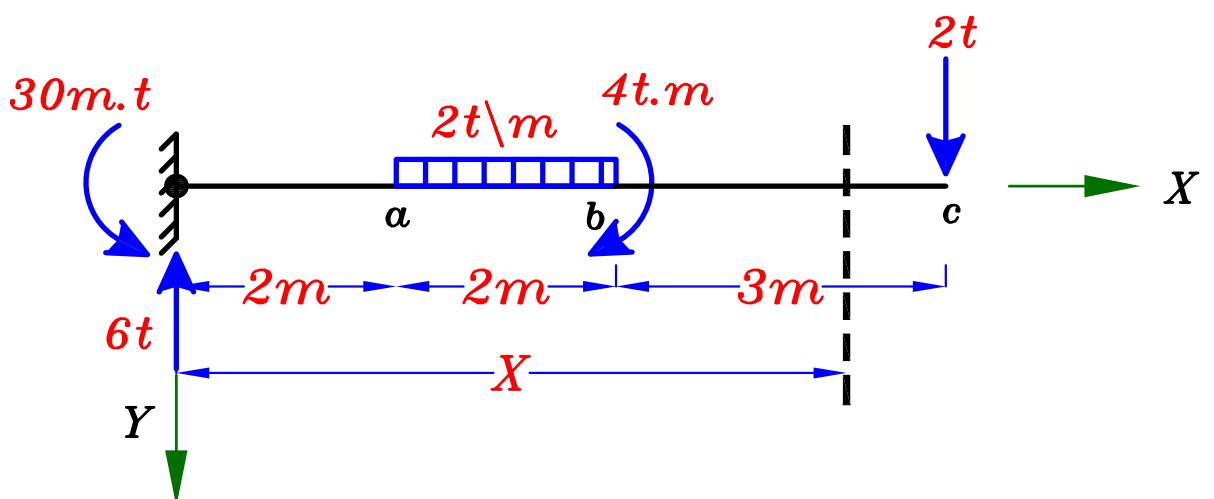
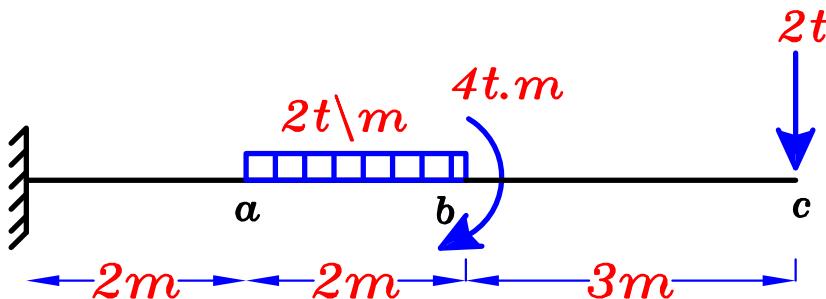
نقسم المسألة الى **Zones** و ذلك عند كل **Support** أو **Intermediate hinge** أو **Load** و نكتب معادلة لل **moment** في نهاية كل **Zone**.

دائما العلاقة الرابطة بين كل **Zone** و الاخرى هي أن $Y_{left} = Y_{right}$ عدا فى حالة ما اذا كان الفاصل **Intermediate hinge**

$Y_{left} = Y_{right}$ تكون **Intermediate hinge**

Example:

For the shown beam find the deflection at points (a&b&c) and the slope angle at points (c). applying double integration method. ($EI = 20000 \text{ m}^2 \cdot \text{t.}$)



$$M(x) = 6(x) - 2(x-2) (x-2)/2 + 4(x-4)^0 - 30(x)^0 + 2 (x-4) (x-4) / 2$$

$$EIy'' = -M(x)$$

$$EIy'' = -6(x) + 2(x-2) (x-2)/2 - 4(x-4)^0 + 30(x)^0 - 2 (x-4) (x-4) / 2$$

$$EIy' = -3(x)^2 + (x-2)^3 / 3 - 4(x-4) + 30(x) - (x-4)^3 / 3 + C_1$$

$$EIy = - (x)^3 + (x-2)^4 / 12 - 2(x-4)^2 + 15(x)^2 - (x-4)^4 / 12 + C_1 x + C_2$$

From intial conditions

نعرض بها فى معادلة الـ **deflection**
نعرض بها فى معادلة الـ **Slope angle**

AT X = 0

$$EIy = 0 = - (0)^3 + \frac{(0-2)^4}{12} - \frac{2(0-4)^2}{12} + 15(0)^2 \\ - \frac{(0-4)^4}{12} + C_1, 0 + C_2 \implies C_2 = 0$$

AT X = 0

$$EIy' = 0 = - 3(0^2) + (0-2)^3/3 - 4(0-4) + 30(0) \\ - (0-4)^3/3 + C_1,$$

معادلة الـ **Slope angle**

$$4 \quad 2 \quad 2$$

معادلة الـ **deflection**

و بالتعويض عن قيمة X فى أى من المعادلتين يمكننا أن نحصل على قيمة الـ **deflection** أو الـ **Slope angle** عند أى نقطة.

At point (a) **deflection** نعرض فى معادلة الـ **deflection** لحساب الـ

at Point a $\implies X = 2 \text{ m}$

$$EIy = - (2)^3 + (2-2)^4/12 - \frac{2(2-4)^2}{12} + 15(2)^2 \\ - \frac{(2-4)^4}{12}$$

$$y_a = \frac{52}{EI} = \frac{52}{20000} = 0.0026 \text{ m} = 0.26 \text{ cm}$$

At point (b) deflection الحساب الـ deflection نعوض فى معادلة الـ

$$\text{at Point } b \implies X = 4 \text{ m}$$

$$y_b = \frac{177.33}{EI} = \frac{177.33}{20000} = 0.0088\text{m} = 0.88 \text{ cm}$$

At point (C) deflection الحساب الـ deflection نعوض فى معادلة الـ

$$\text{at Point } C \implies X = 6 \text{ m}$$

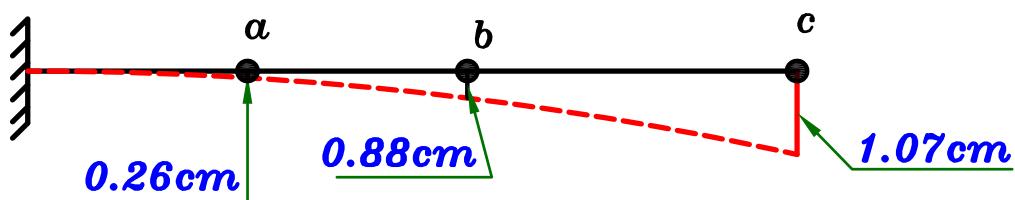
$$y_c = \frac{336}{EI} = \frac{336}{20000} = 0.01068\text{m} = 1.068 \text{ cm}$$

At point (C)

حساب الـ Slope angle نعوض فى معادلة الـ Slope angle

$$\text{at Point } C \implies X = 6 \text{ m}$$

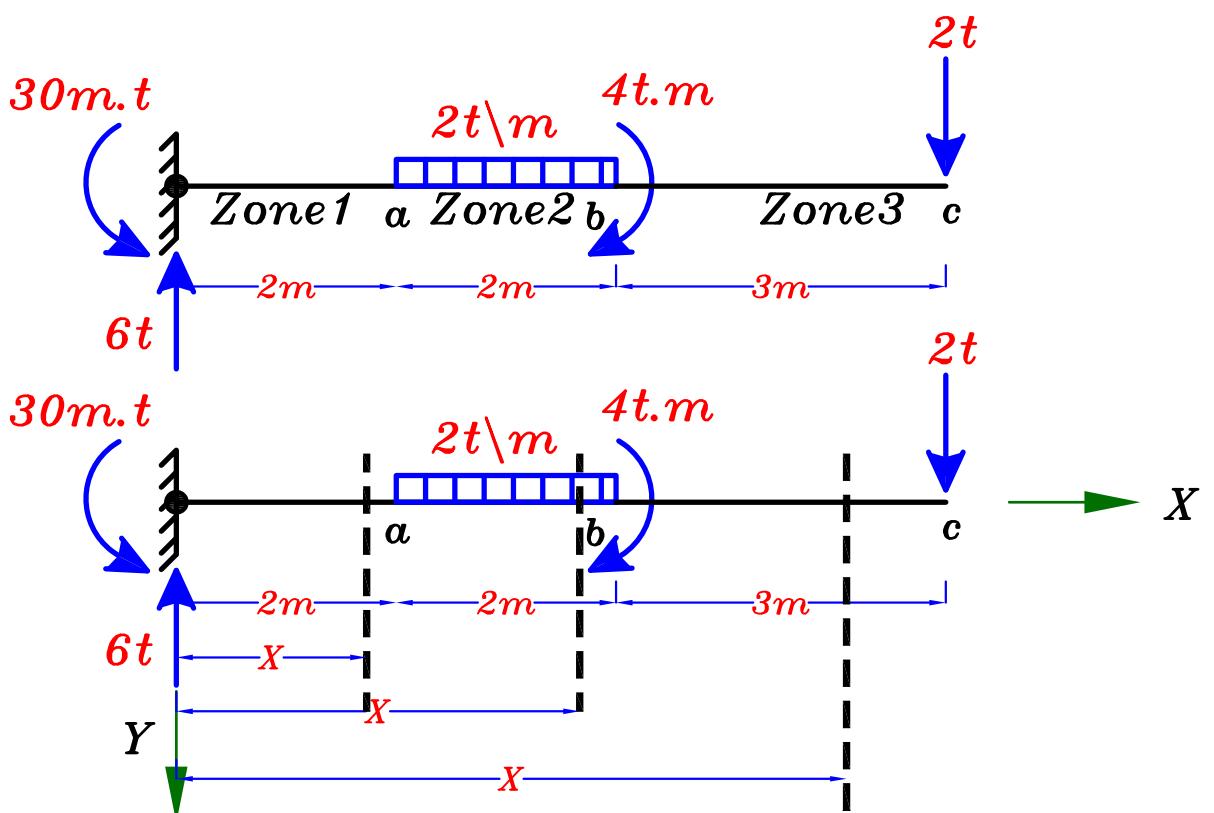
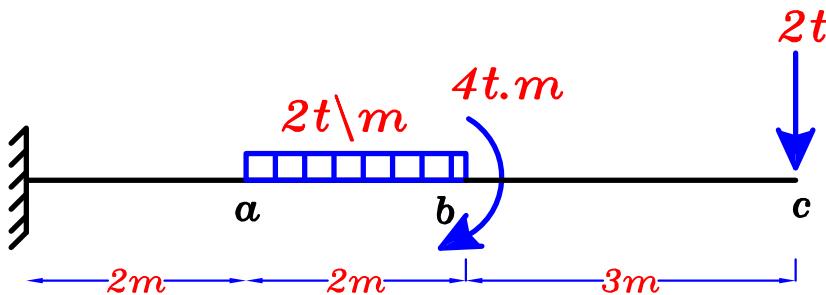
$$y_c' = \frac{82.67}{EI} = \frac{82.67}{20000} = 0.00413 \text{ rad.}$$



Elastic Line

Example:

For the shown beam find the deflection at points (a&b&c) and the slope angle at points (c). applying method of zones ($EI = 20000 \text{ m}^2 \cdot \text{t.}$)



For Zone (1)

$$M(x) = 6(x) - 30(x)^0$$

$$EI y'' = -M(x)$$

$$EI y'' = 30(x)^0 - 6(x)$$

$$EI y' = 30(x) - 3(x)^2 + C_1$$

$$EI y = 15(x)^2 - (x)^3 + C_1(x) + C_2$$

For Zone (2)

$$M(x) = 6(x) - 30(x)^0 - 2(x-2)(x-2)/2$$

$$M(x) = 6(x) - 30(x)^0 - (x-2)^2$$

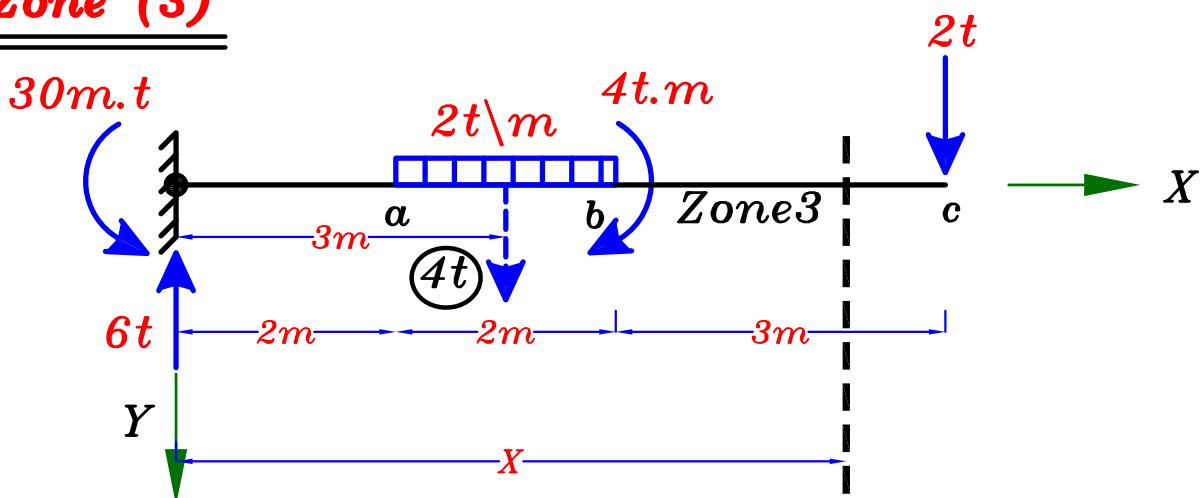
$$EI y^{\infty} = -M(x)$$

$$EI y^{\infty} = 30(x)^0 - 6(x) + (x-2)^2$$

$$EI y^{\wedge} = 30(x) - 3(x)^2 + (x-2)^3/3 + C_3$$

$$EI y = 15(x)^2 - (x)^3 + (x-2)^4/12 + C_3(x) + C_4$$

For Zone (3)



عند الحساب فى **Zone 3** من الاسهل أن نحوال الـ **Distributed load** الى **Concentrated load** و لا نحتاج أن نكمله الى النهاية و ذلك لأن هذه المعادلة تعمل فى **Zone 3** فقط أى بعد أن يكون الـ **Distributed load** دخل باكمله.

$$M(x) = 6(x) - 30(x)^0 - 4(x-3) + 4(x-4)^0$$

$$EI y^{\infty} = -M(x)$$

$$EI y^{\infty} = 30(x)^0 - 6(x) + 4(x-3) - 4(x-4)^0$$

$$EI y^{\wedge} = 30(x) - 3(x)^2 + 2(x-3)^2 - 4(x-4) + C_5$$

$$EI y = 15(x)^2 - (x)^3 + 0.667(x-3)^3 - 2(x-4)^2 + C_5(x) + C_6$$

From intial conditions

$$\# \text{ at } X = 0 \text{ m} \implies Y=0 \implies C_2 = 0 \implies \text{Zone 1}$$

$$\# \text{ at } X = 0 \text{ m} \implies Y' = 0 \implies C_1 = 0 \implies \text{Zone 1}$$

$$\# \text{ at } X = 2 \text{ m} \implies Y_{a_{\text{Zone1}}} = Y_{a_{\text{Zone2}}}$$

$$EI y_{a_{\text{Zone1}}} = 15(2)^2 - (2)^3$$

$$y_{a_{\text{Zone1}}} = \frac{52}{EI}$$

$$EI y_{a_{\text{Zone2}}} = 15(2)^2 - (2)^3 + (2-2)^4/12 + C_3(2) + C_4$$

$$y_{a_{\text{Zone2}}} = \frac{52 + 2C_3 + C_4}{EI}$$

$$Y_{a_{\text{Zone1}}} = Y_{a_{\text{Zone2}}} \implies 2C_3 + C_4 = 0 \implies \text{Eq.1}$$

$$\# \text{ at } X = 2 \text{ m} \implies Y'_{a_{\text{Zone1}}} = Y'_{a_{\text{Zone2}}}$$

$$EI y'_{a_{\text{Zone1}}} = 30(2) - 3(2)^2$$

$$y'_{a_{\text{Zone1}}} = \frac{48}{EI}$$

$$EI y'_{a_{\text{Zone2}}} = 30(2) - 3(2)^2 + (2-2)^3/3 + C_3$$

$$y'_{a_{\text{Zone2}}} = \frac{48 + C_3}{EI}$$

$$Y_{a_{\text{Zone1}}} = Y_{a_{\text{Zone2}}} \implies C_3 = 0 \implies 2C_3 + C_4 = 0$$

$$\implies C_4 = 0$$

$$\# \text{ at } X = 4 \text{ m} \implies Y_{b_{\text{Zone2}}} = Y_{b_{\text{Zone3}}}$$

$$EI y_{b_{\text{Zone2}}} = 15(4)^2 - (4)^3 + (4-2)^4/12$$

$$y_{b_{\text{Zone2}}} = \frac{177.33}{EI}$$

$$EI \mathbf{y}_{b_{Zone3}} = 15(4)^2 - (4)^3 + 0.667(4-3)^3 - 2(4-4)^2 + C_5(4) + C_6$$

$$\mathbf{y}_{b_{Zone3}} = \frac{176.67 + 4C_5 + C_6}{EI}$$

$$Y_{b_{Zone2}} = Y_{b_{Zone3}} \implies 4C_5 + C_6 = 0.667 \implies Eq.2$$

$$\# at X = 4 \text{ m} \implies \mathbf{y}_{b_{Zone2}} = \mathbf{y}_{b_{Zone3}}$$

$$EI \mathbf{y}_{b_{Zone2}} = 30(4) - 3(4)^2 + (4-2)^3/3$$

$$\mathbf{y}_{b_{Zone2}} = \frac{74.667}{EI}$$

$$EI \mathbf{y}_{b_{Zone3}} = 30(4) - 3(4)^2 + 2(4-3)^2 - 4(4-4) + C_5$$

$$\mathbf{y}_{b_{Zone3}} = \frac{74 + C_5}{EI}$$

$$Y_{b_{Zone2}} = Y_{b_{Zone3}} \implies C_5 = 0.667 \implies 4C_5 + C_6 = 0.667$$

$$\implies C_6 = -2$$

For Zone (1)

$$EI \mathbf{y}^\wedge = 30(x) - 3(x)^2$$

$$EI \mathbf{y} = 15(x)^2 - (x)^3$$

For Zone (2)

$$EI \mathbf{y}^\wedge = 30(x) - 3(x)^2 + (x-2)^3/3$$

$$EI \mathbf{y} = 15(x)^2 - (x)^3 + (x-2)^4/12$$

For Zone (3)

$$EI \mathbf{y}^\wedge = 30(x) - 3(x)^2 + 2(x-3)^2 - 4(x-4) + 0.667$$

$$EI \mathbf{y} = 15(x)^2 - (x)^3 + 0.667(x-3)^3 - 2(x-4)^2 + 0.667(x) - 2$$

At point (a) deflection نعوض فى معادلة deflection لحساب الـ

$$\text{at Point } a \implies X = 2 \text{ m} \implies \text{Zone 1}$$

$$y_a = \frac{52}{EI} = \frac{52}{20000} = 0.0026 \text{m} = 0.26 \text{ cm}$$

At point (b) deflection نعوض فى معادلة deflection لحساب الـ

$$\text{at Point } b \implies X = 4 \text{ m} \implies \text{Zone 2}$$

$$y_b = \frac{177.33}{EI} = \frac{177.33}{20000} = 0.0088 \text{m} = 0.88 \text{ cm}$$

At point (C) deflection نعوض فى معادلة deflection لحساب الـ

$$\text{at Point } C \implies X = 6 \text{ m}$$

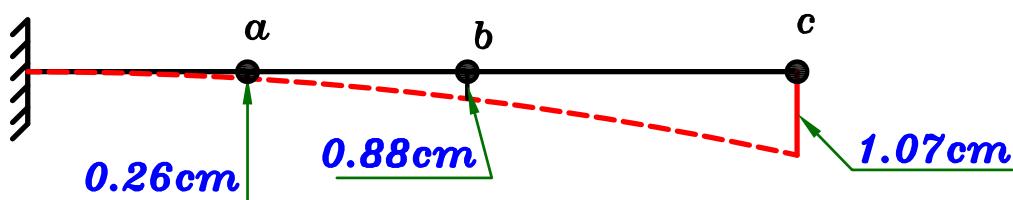
$$y_c = \frac{336}{EI} = \frac{336}{20000} = 0.01068 \text{m} = 1.068 \text{ cm}$$

At point (C)

Slope angle نعوض فى معادلة Slope angle لحساب الـ

$$\text{at Point } C \implies X = 6 \text{ m}$$

$$y_c' = \frac{82.67}{EI} = \frac{82.67}{20000} = 0.00413 \text{ rad.}$$



Elastic Line