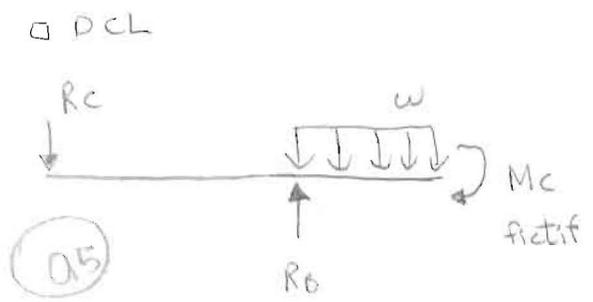
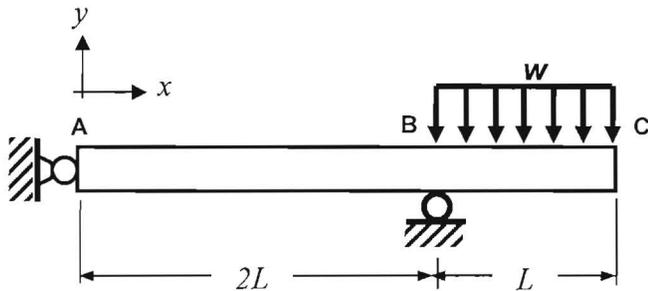


QUESTION 2 (8 points)

La figure ci-dessous illustre une structure ABC, articulée au point A et simplement appuyée au point B. La partie AB est de longueur $2L$ et celle BC est de longueur L . Une charge distribuée w est appliquée sur la partie BC. La structure a une rigidité en flexion égale à EI , une rigidité en traction égale à AE , une aire effectivement de cisaillement égale à A_c et un module de cisaillement qui vaut G .

La longueur L est relativement petite par rapport aux dimensions de la section, de sorte que l'énergie de déformation associée aux efforts tranchants ne peut pas être négligée.

Déterminez la rotation au point C.

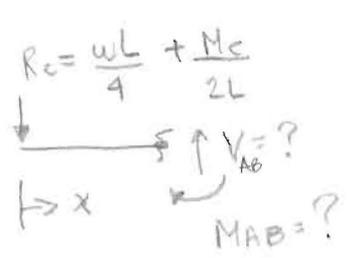


□ $\theta_c = \frac{\partial U}{\partial M_c}$ ajouter M_c fictif

□ $\sum F_y = 0$ $wL + R_c = R_b$ $\rightarrow R_b = wL + \frac{wL}{4} + \frac{M_c}{2L} = \frac{5wL}{4} + \frac{M_c}{2L}$

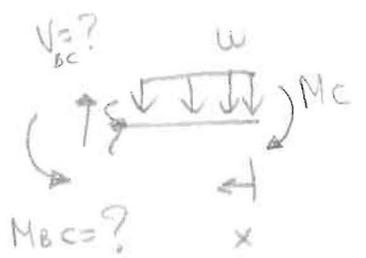
□ $\sum M_B = 0$ $\frac{wL^2}{2} + M_c = R_c 2L$ $\rightarrow R_c = \frac{wL}{4} + \frac{M_c}{2L}$

□ Efforts internes



$\sum F_y = 0$ $V_{AB} = \frac{wL}{4} + \frac{M_c}{2L}$ ①

$\sum M_A = 0$ $M_{AB} = \frac{xwL}{4} + \frac{M_c x}{2L}$ $(0 \leq x \leq 2L)$ ①



$\sum F_y = 0$ $V_{BC} = wx$ ①

$\sum M_{i0} = 0$ $M_{BC} = \frac{wx^2}{2} + M_c$ $(0 \leq x \leq L)$ ①

$$\square \theta_c = \left. \frac{\partial U}{\partial M_c} \right|_{M_c=0} = \int_0^{2L} \frac{M_{AB}}{EI} \left(\frac{\partial M_{AB}}{\partial M_c} \right) dx + \int_0^{2L} \frac{V_{AB}}{A_c G} \left(\frac{\partial V_{AB}}{\partial M_c} \right) dx$$

$$+ \int_0^L \frac{M_{BC}}{EI} \left(\frac{\partial M_{BC}}{\partial M_c} \right) dx + \int_0^L \frac{V_{BC}}{A_c G} \left(\frac{\partial V_{BC}}{\partial M_c} \right) dx \quad \left. \vphantom{\int_0^{2L}} \right\} (1)$$

$$= \int_0^{2L} \frac{1}{EI} \left(\frac{x\omega L}{4} + \frac{M_c x}{2L} \right) \left(\frac{x}{2L} \right) dx + \int_0^{2L} \frac{1}{A_c G} \left(\frac{\omega L}{4} + \frac{M_c}{2L} \right) \left(\frac{1}{2L} \right) dx + \int_0^L \frac{1}{EI} \left(\frac{\omega x^2}{2} + M_c \right) (1) dx$$

$$= \int_0^{2L} \frac{1}{EI} \left(\frac{x^2 \omega}{8} \right) dx + \int_0^{2L} \frac{1}{A_c G} \left(\frac{\omega}{8} \right) dx + \int_0^L \frac{\omega x^2}{2EI} dx \quad (1.5)$$

$$= \left. \frac{x^3 \omega}{24EI} \right|_0^{2L} + \left. \frac{\omega x}{8A_c G} \right|_0^{2L} + \left. \frac{\omega x^3}{6EI} \right|_0^L = \frac{8L^3 \omega}{24EI} + \frac{2L\omega}{8A_c G} + \frac{\omega L^3}{6EI}$$

$$\theta_c = \frac{\omega L^3}{2EI} + \frac{\omega L}{4A_c G} \quad \begin{matrix} \circ \\ \circ \end{matrix} \text{ (sens montré)}$$

