



Programa de Pós-Graduação em Engenharia Civil
Universidade Federal de Alagoas



MODELOS CONSTITUTIVOS

Prof. Severino Pereira Cavalcanti Marques

TERMOELASTICIDADE

TERMOELASTICIDADE

Corpo elástico linear, homogêneo e isótropo

A variação de temperatura não afeta as constantes do material



L

ΔT



$L + \Delta L$

Sólido sem vínculos



Tensão nula

Não ocorre mudança de forma

Somente acontece variações dimensionais

$$\Delta L = L \alpha \Delta T$$



$$\varepsilon_T = \frac{\Delta L}{L} = \alpha \Delta T$$

α = coeficiente de dilatação térmica linear do material

Em geral, para um corpo tridimensional com vínculos, tem-se:

$$\varepsilon_{ij} = \varepsilon_{ij}^{\sigma} + \varepsilon_{ij}^T$$

$$\varepsilon_{11} = \frac{1}{E} [\sigma_{11} - \nu(\sigma_{22} + \sigma_{33})] + \alpha \Delta T$$

$$\gamma_{12} = 2\varepsilon_{12} = \frac{1}{G} \sigma_{12}$$

$$\varepsilon_{22} = \frac{1}{E} [\sigma_{22} - \nu(\sigma_{11} + \sigma_{33})] + \alpha \Delta T$$

$$\gamma_{13} = 2\varepsilon_{13} = \frac{1}{G} \sigma_{13}$$

$$\varepsilon_{33} = \frac{1}{E} [\sigma_{33} - \nu(\sigma_{11} + \sigma_{22})] + \alpha \Delta T$$

$$\gamma_{23} = 2\varepsilon_{23} = \frac{1}{G} \sigma_{23}$$

$$\begin{bmatrix} \varepsilon_{11} \\ \varepsilon_{22} \\ \varepsilon_{33} \\ 2\varepsilon_{23} \\ 2\varepsilon_{13} \\ 2\varepsilon_{12} \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} 1/E & \nu/E & -\nu/E & 0 & 0 & 0 \\ -\nu/E & 1/E & -\nu/E & 0 & 0 & 0 \\ -\nu/E & -\nu/E & 1/E & 0 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 0 & 1/G & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 0 & 0 & 1/G & 0 \\ 0 & 0 & 0 & 0 & 0 & 1/G \end{bmatrix} \begin{bmatrix} \sigma_{11} \\ \sigma_{22} \\ \sigma_{33} \\ \sigma_{23} \\ \sigma_{13} \\ \sigma_{12} \end{bmatrix} + \begin{bmatrix} \alpha\Delta T \\ \alpha\Delta T \\ \alpha\Delta T \\ 0 \\ 0 \\ 0 \end{bmatrix}$$

$$\varepsilon_{ij} = \frac{1+\nu}{E} \sigma_{ij} - \frac{\nu}{E} \sigma_{kk} \delta_{ij} + \alpha\Delta T \delta_{ij}$$

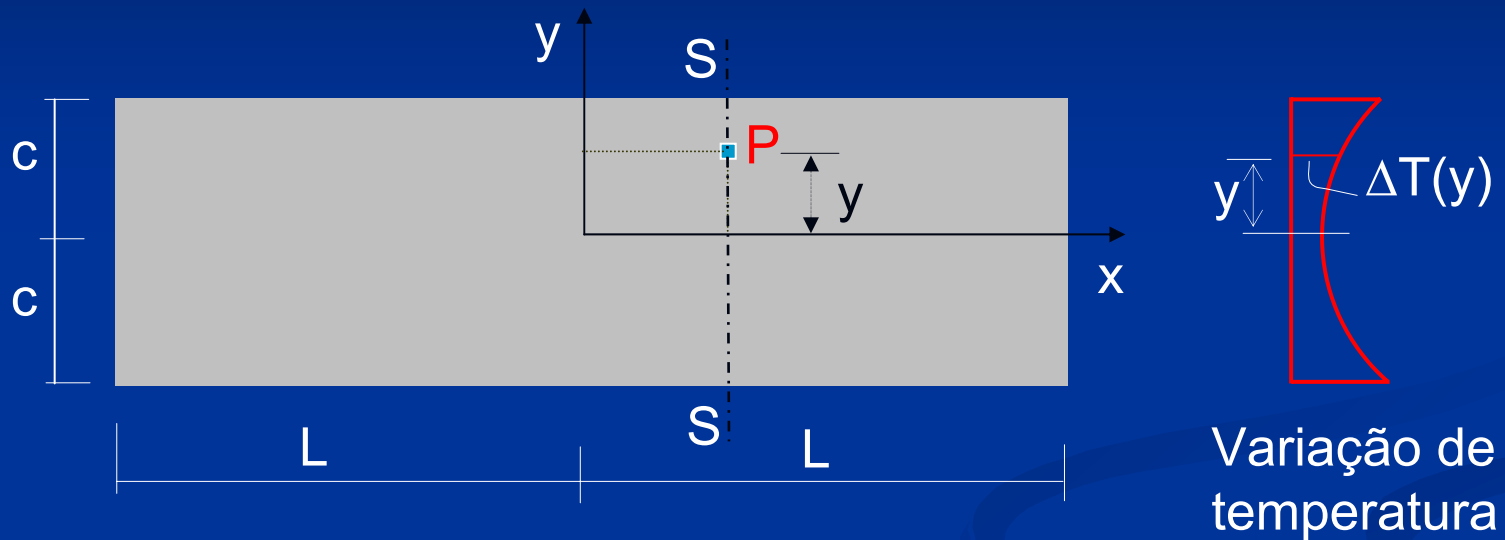
**Relações de
Duhamel-Newmann**

$$\sigma_{ij} = 2G\varepsilon_{ij} + \lambda\varepsilon_{kk} \delta_{ij} - \beta\Delta T \delta_{ij}$$

$$\beta = \alpha(3\lambda + 2G)$$

TERMOELASTICIDADE

CHAPA SOB UMA VARIAÇÃO DE TEMPERATURA SIMÉTRICA



$$\Delta T(y) = \Delta T(-y)$$

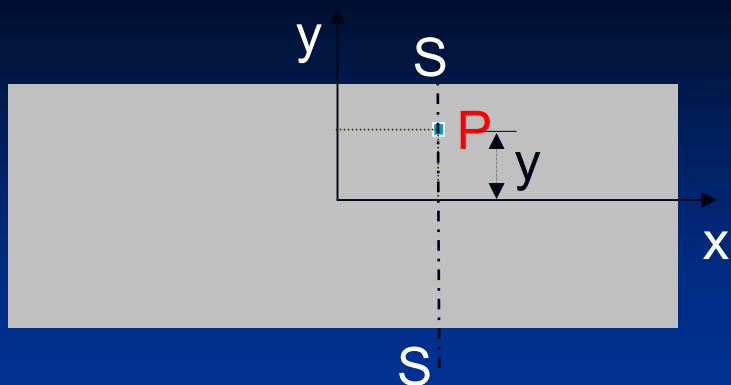
No ponto P:



$$\varepsilon(y) = \varepsilon_T(y) + \varepsilon_e(y)$$

$$\varepsilon_T(y) = \alpha \Delta T(y)$$

$$\varepsilon_e(y) = \frac{\sigma(y)}{E}$$

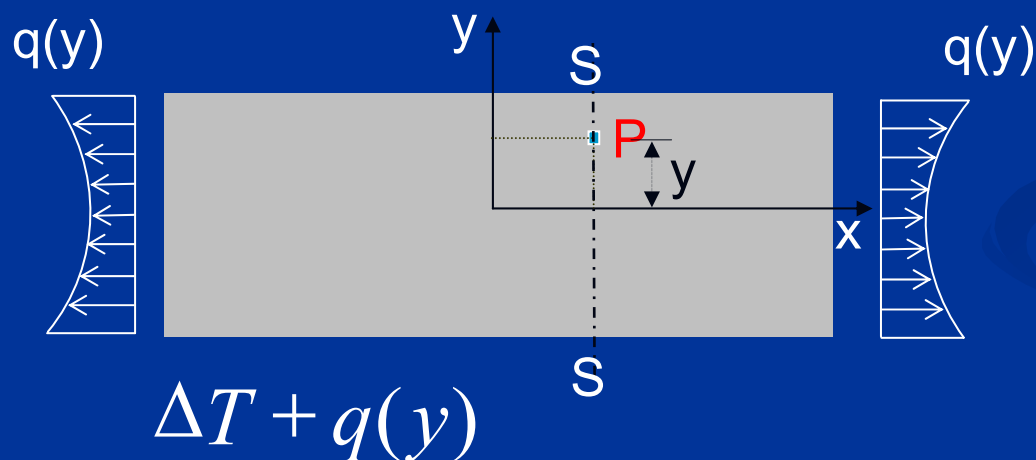


Em geral,

$$\varepsilon(y) = \alpha \Delta T(y) + \frac{\sigma(y)}{E}$$

$$\sigma(y) = E[\varepsilon(y) - \alpha \Delta T(y)]$$

Adicionar uma carga externa $q(y)$ de modo que resulte



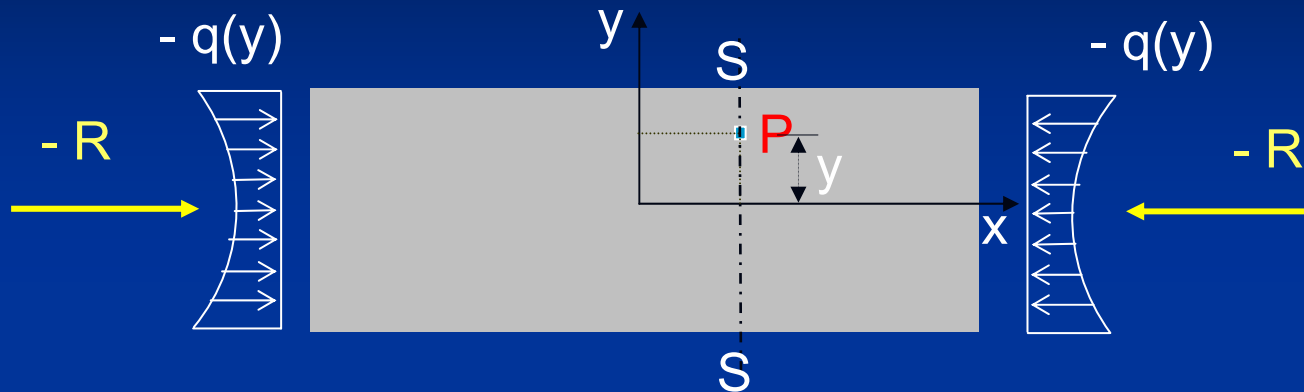
$$\varepsilon'(y) = 0$$

$$\sigma'(y) = -E \alpha \Delta T(y)$$

Força resultante na seção S-S:

$$R = -\int_{-c}^c E \alpha \Delta T(y) dy$$

Aplicando uma carga: $-q(y)$



$$\sigma'' = -\frac{R}{2c} = \frac{1}{2c} \int_{-c}^c E \alpha \Delta T(y) dy$$

L grande

$$\varepsilon'' = \varepsilon$$

Por superposição de efeitos, a tensão no ponto P:

$$\sigma = \sigma' + \sigma''$$

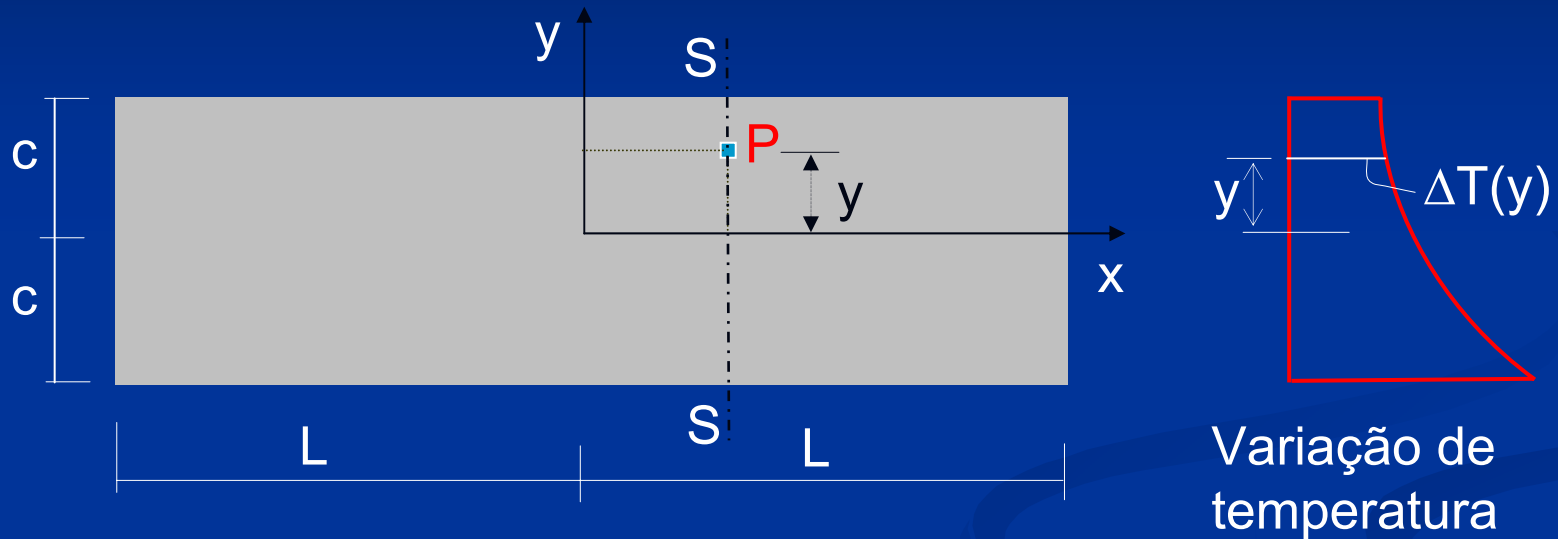
$$\sigma(y) = -E\alpha\Delta T(y) + \frac{1}{2c} \int_{-c}^c E\alpha\Delta T(y) dy$$

A deformação no ponto P da chapa:

$$\varepsilon(y) = \alpha\Delta T(y) + \frac{\sigma(y)}{E}$$

TERMOELASTICIDADE

CHAPA SOB UMA VARIAÇÃO DE TEMPERATURA NÃO SIMÉTRICA



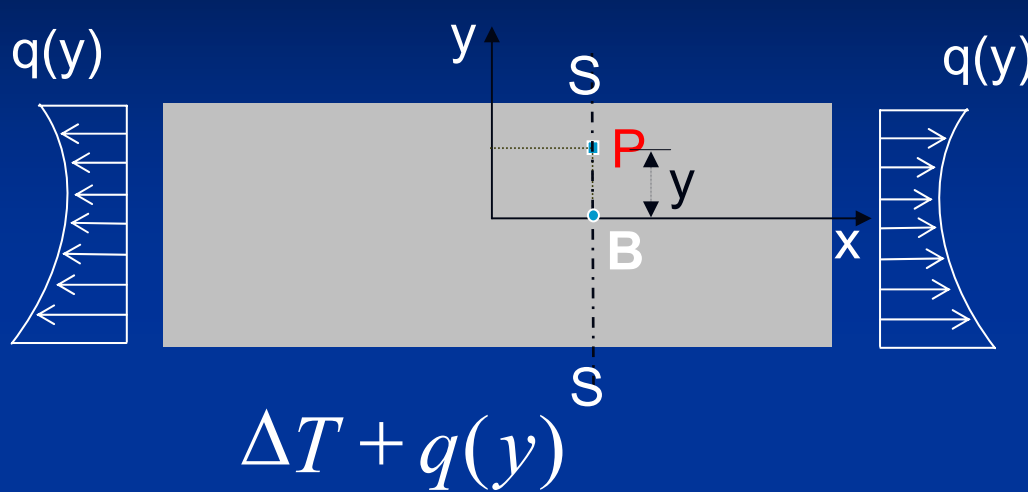
No ponto P:

$$\varepsilon(y) = \varepsilon_T(y) + \varepsilon_e(y)$$

$$\varepsilon_T(y) = \alpha \Delta T(y)$$

$$\varepsilon_e(y) = \frac{\sigma(y)}{E}$$

Adicionar uma carga externa $q(y)$ de modo que resulte



$$\varepsilon'(y) = 0$$

$$\sigma'(y) = -E\alpha\Delta T(y)$$

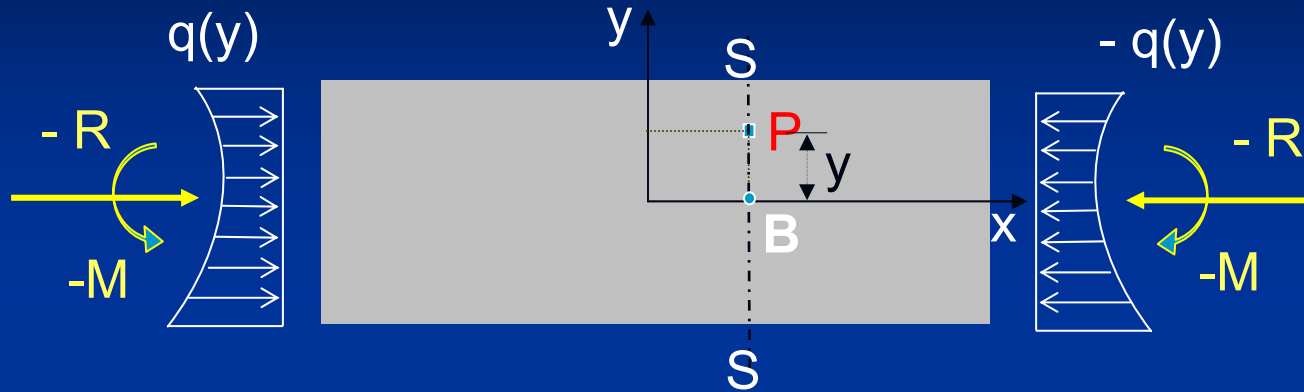
Força resultante na seção S-S:

$$R = - \int_{-c}^c E \alpha \Delta T(y) dy$$

Momento em relação ao ponto B:

$$M = -\int_{-c}^c E \alpha \Delta T(y) y dy$$

Aplicando uma carga: $-q(y)$



$$\sigma'' = \frac{1}{2c} \int_{-c}^c E \alpha \Delta T(y) dy + \frac{y}{\frac{(2c)^3}{12}} \int_{-c}^c E \alpha \Delta T(y) y dy$$

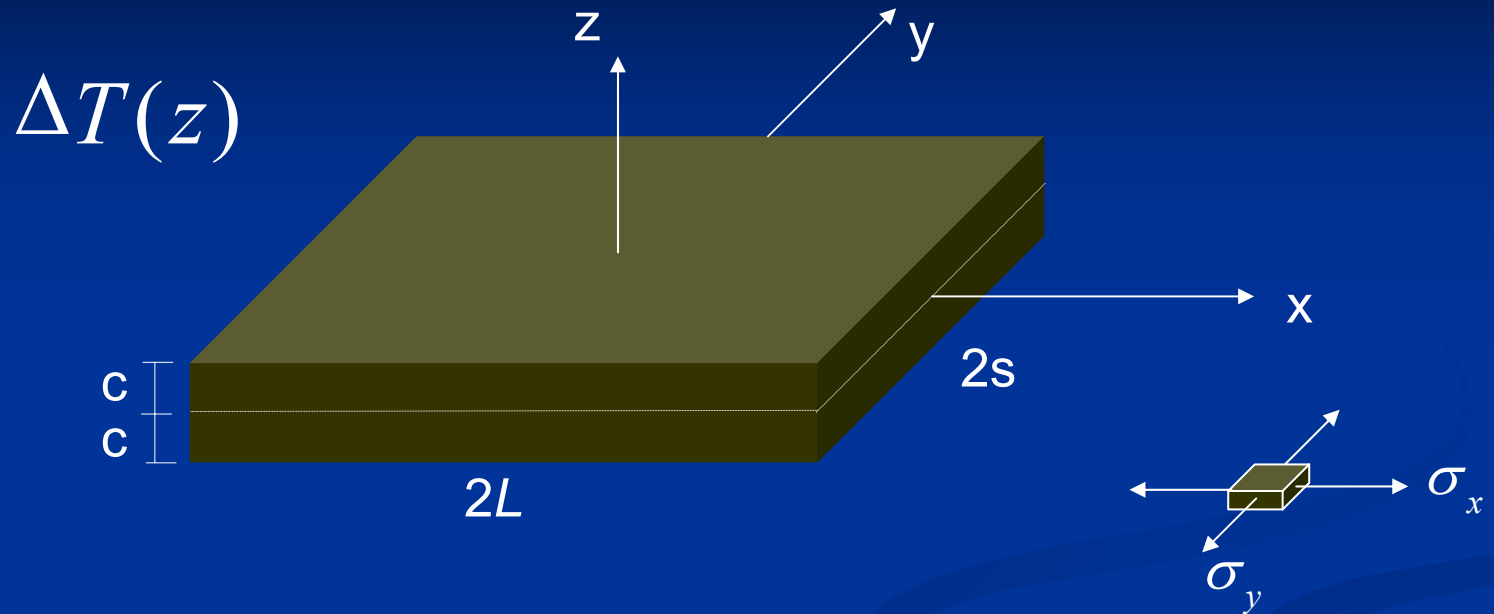
$$\varepsilon'' = \varepsilon$$

Por superposição de efeitos, a tensão no ponto P:

$$\sigma = \sigma' + \sigma''$$

$$\sigma(y) = -E\alpha\Delta T(y) + \frac{1}{2c} \int_{-c}^c E\alpha\Delta T(y) dy + \frac{3y}{2c^3} \int_{-c}^c E\alpha\Delta T(y) y dy$$

PLACA SUBMETIDA À VARIAÇÃO DE TEMPERATURA



$$\varepsilon_x = \alpha \Delta T(z) + \frac{\sigma_x}{E} - \nu \frac{\sigma_y}{E}$$

$$\varepsilon_y = \alpha \Delta T(z) + \frac{\sigma_y}{E} - \nu \frac{\sigma_x}{E}$$

$$\varepsilon_x = \varepsilon_y = 0 \quad \Rightarrow \quad \frac{1}{E}(\sigma_x - \sigma_y) - \frac{\nu}{E}(\sigma_y - \sigma_x) = 0 \quad \Rightarrow$$

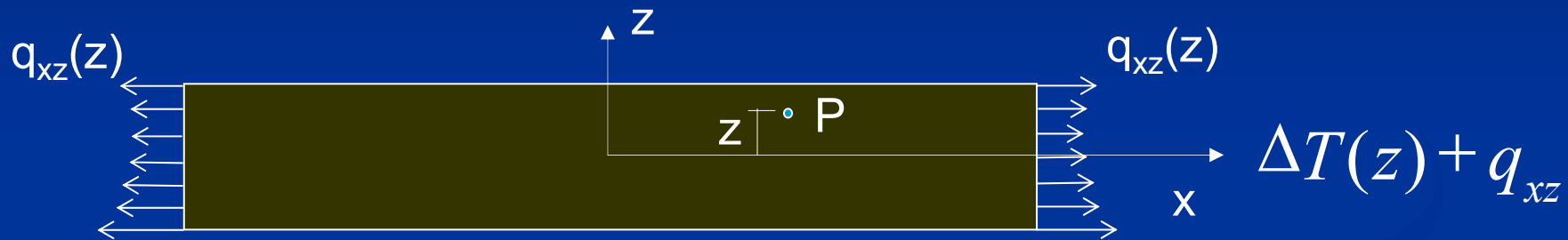
$$\sigma_x = \sigma_y \quad \Rightarrow \quad \sigma_x \left(\frac{1 - \nu}{E} \right) = -\alpha \Delta T(z)$$

Então, para $\varepsilon_x = \varepsilon_y = 0$:

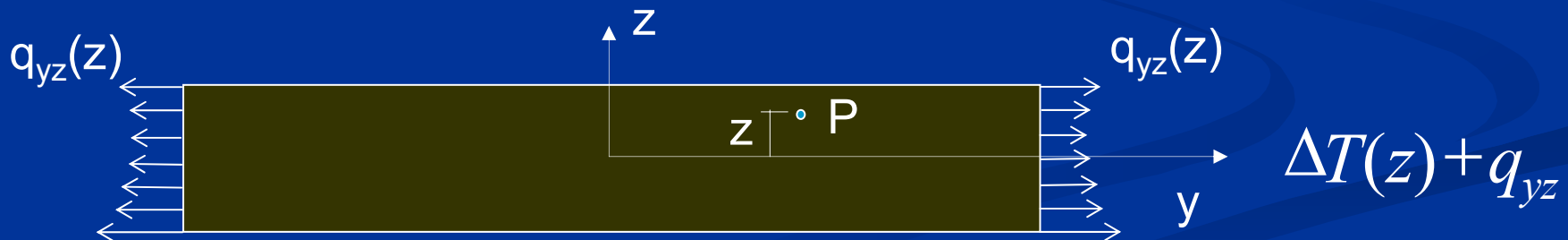
$$\sigma_x = \sigma_y = -\frac{E\alpha\Delta T(z)}{1 - \nu}$$

$$\varepsilon_x = \varepsilon_y = 0$$

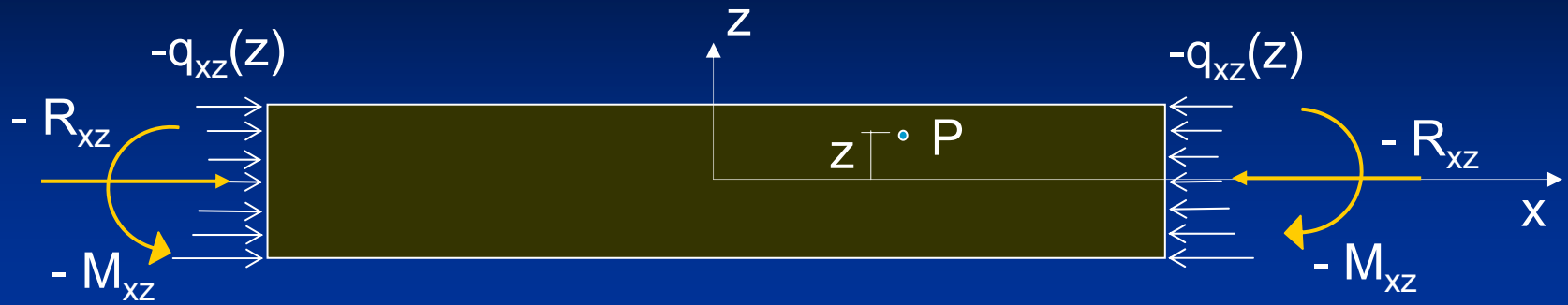
PLANO xz



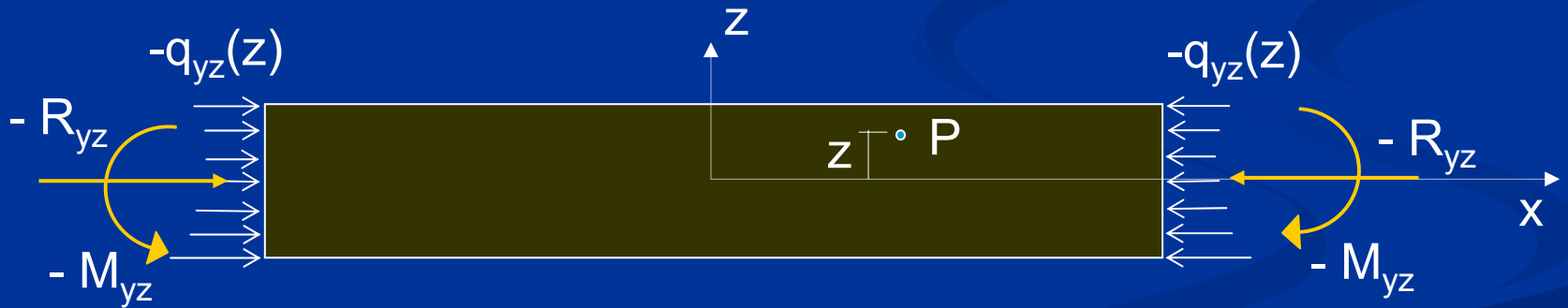
PLANO yz



PLANO xz



PLANO yz



Sendo

$$R_{xz} = -\int_{-c}^c \frac{E\alpha\Delta T(z)}{1-\nu} dz \quad M_{xz} = -\int_{-c}^c \frac{E\alpha\Delta T(z)}{1-\nu} z dz$$

$$R_{yz} = -\int_{-c}^c \frac{E\alpha\Delta T(z)}{1-\nu} dz \quad M_{yz} = -\int_{-c}^c \frac{E\alpha\Delta T(z)}{1-\nu} z dz$$

$$\sigma_x = -\frac{E\alpha\Delta T(z)}{1-\nu} + \frac{1}{2c} \int_{-c}^c \frac{E\alpha\Delta T(z)}{1-\nu} dz + \frac{3z}{2c^3} \int_{-c}^c \frac{E\alpha\Delta T(z)}{1-\nu} z dz$$

$$\sigma_y = \sigma_x$$