# MAC008 - Introdução ao Método dos Elementos Finitos - Lista 2

Antonio José de Medeiros Filho - 201965502B

## Exercício 1

#### 1.1 Enunciado

Seja o seguinte problema de propagação de calor transiente por condução em uma barra (Problema de valor inicial e contorno em um domínio unidimensional):

$$\rho c \frac{\partial T}{\partial t} - \kappa \frac{\partial^2 T}{\partial x^2} = 0$$

Com as seguintes condições iniciais e de contorno:

$$T(x, t = 0) = 200^{\circ} C \frac{\partial T}{\partial x}(x = 0, t) = 0 T(x = L, t) = 0^{\circ} C$$

A solução analítica deste problema é dada por:

$$T(x,t) = \frac{200 \cdot 4}{\pi} \cdot \sum_{n=1}^{m} \frac{(-1)^{n+1}}{2n-1} \cdot \exp\left(-\alpha \lambda_n^2 t\right) \cdot \cos\left(\lambda_n x\right)$$

Onde:

- $\lambda_n = \frac{(2n-1)\cdot\pi}{2L}$  são os autovalores da solução exata.  $\alpha = \frac{\kappa}{\rho c}$  é o coeficiente de difusividade térmica.

Consideramos as seguintes propriedades físicas:

- $\kappa = 10 * q \frac{W}{m \cdot K}$  é o coeficiente de condutividade térmica.
- L = 2cm é o comprimento do domínio.
- $\rho c = 10^6 * q \frac{J}{m^3 \cdot K}$  é a capacidade calorífica por unidade de volume do material que constitue a barra.

A variável q é dada por

$$q=10+\frac{N-1}{20}$$

Resolver este problema pelo método dos elementos finitos empregando interpolações lineares utilizando uma discretização espacial com uma malha de 3 elementos de mesmo comprimento. Para a solução no tempo utilize o método da diferença central usando passo de tempo o valor de  $\Delta t = 1s$ . Compare gráficamente (no mesmo gráfico!) as soluções numéricas com a solução exata para os tempos t = 80s, t = 100s e t = 120s.

## 1.2 Resolução

#### 1.2.1 Substituindo N

Temos que N=1, logo:

$$q = 10$$

## 1.2.2 Discretização Espacial

Vamos dividir o domínio (a barra de comprimento L) em 3 elementos de mesmo comprimento. Cada elemento terá dois nós, um em cada extremidade.

### 1.2.3 Formulação do Método dos Elementos Finitos

Função de Interpolação Para cada elemento, usamos funções de interpolação lineares  $N_i$  (x) para representar a temperatura T dentro do elemento:

$$T(x) = \sum_{i=1}^{n} N_i(x)T_i$$

onde n é o número de nós por elemento e  $T_i$  é temperatura e no nó i.

Montagem da Equação de Elemento Para cada elemento, aplicamos a equação diferencial. Através da integração por partes (ou método dos resíduos ponderados), obtemos a formulação fraca do problema. Para um elemento genérico, temos:

$$\int_{x_{e-1}}^{x_e} \rho c N_i \rho \frac{\partial T}{\partial t} dx + \int_{x_{e-1}}^{x_e} \kappa \frac{\partial N_i}{\partial x} \frac{\partial T}{\partial x} dx = 0$$

Montagem da Matriz Global As equações dos elementos individuais são então montadas em uma matriz global que representa o sistema inteiro.

Aplicação das Condições de Contorno As condições de contorno são aplicadas na matriz global. A condição  $T(x=L,t)=0^{\circ}C$  é uma condição de Dirichlet e é aplicada diretamente na matriz. A condição  $\frac{\partial T}{\partial x}(x=0,t)=0$  é uma condição de Neumann e afeta a formulação da equação de elemento do nó correspondente.

## 1.3 Implementação

(100.0, 10000000.0)

[0.0, 0.00666666666666667, 0.013333333333333333334, 0.02]

## 1.3.1 Cálculo das Matrizes Globais

As matrizes globais de massa M e rigidez K para o sistema são: Matriz de massa M:

$$\begin{bmatrix} 22222.22 & 11111.11 & 0 & 0 \\ 11111.11 & 44444.44 & 11111.11 & 0 \\ 0 & 11111.11 & 44444.44 & 11111.11 \\ 0 & 0 & 11111.11 & 22222.22 \end{bmatrix}$$

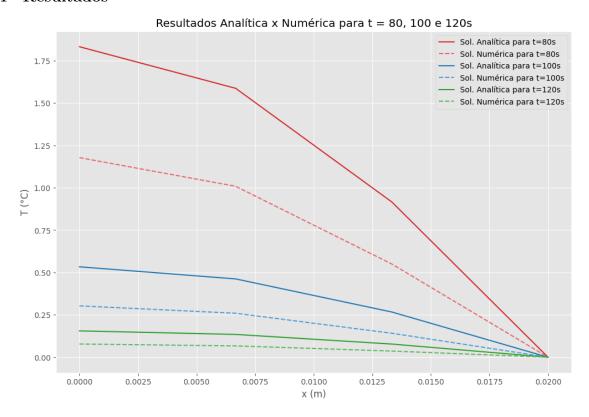
Matriz de rigidez K:

$$\begin{bmatrix} 15000 & -15000 & 0 & 0 \\ -15000 & 30000 & -15000 & 0 \\ 0 & -15000 & 30000 & -15000 \\ 0 & 0 & -15000 & 15000 \end{bmatrix}$$

```
(array([[22222.2222222, 11111.11111111,
                                                                       ],
                                             0.
                                                             0.
        [11111.11111111, 44444.4444444, 11111.11111111,
                                                             0.
                                                                       ],
        , 11111.11111111, 44444.4444444, 11111.1111111],
            0.
        Γ
                                       , 11111.11111111, 22222.222222]]),
            0.
array([[ 15000., -15000.,
                                0.,
                                         0.],
        [-15000., 30000., -15000.,
                                         0.],
             0., -15000., 30000., -15000.],
       0.,
                      0., -15000., 15000.]]))
```

array([199.57444011, 203.50268528, 142.76597144, 107.88824646])

## 1.4 Resultados



No gráfico podemos visualizar o resultado para os tempos 80s (vermelho), 100s (azul) e 120s (verde), com as soluções exatas representadas através de linhas contínuas e as soluções numéricas com linhas tracejadas.

## 2 Exercício 2

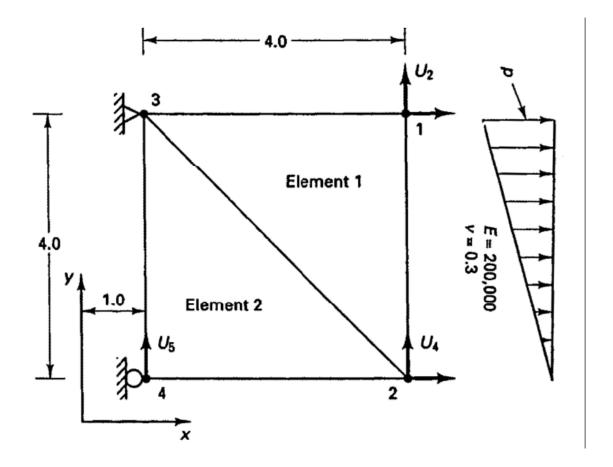
#### 2.1 Enunciado

Para a viga em balanço da figura abaixo tratada como um problema de Estado Plano de Tensões determine a matriz de rigidez e o vetor de forças para as seguintes discretizações:

- a) Com 2 elementos triangulares lineares conforme mostrado nesta figura.
- b) Com 1 elemento retangular com os nós 1,2,3 e 4.

Determine os deslocamentos livres considerando os nós 3 e 4 presos (deslocamentos nulos).

Determine também os valores das tensões, segundo o sistema de eixos indicado nos pontos nodais e nos pontos centrais dos elementos considerados. Considere o carregamento indicado nesta figura com a distribuição de carga onde  $p=150^*(N+1)/20$ . Adotar E (200.000) e Poisson(0.3) indicados na figura. Atente para trabalhar com unidades coerentes e que a espessura também está dada (t=1). Utilize para as medidas do domínio o valor a=b=4+(N-1)/20



# 2.2 Resolução

## 2.2.1 Substituindo N

Temos que N=1, logo as dimensões do domínio serão:

$$a = b = 4$$

## 2.2.2 Coordenadas dos nós

- Nó 1: (4,4)
- Nó 2: (4,0)
- Nó 3: (0,4)
- Nó 4: (0,0)

## 2.2.3 a) Elementos Triangulares

Montagem da Matriz de Rigidez A matriz de rigidez K de um elemento triangular em estado plano de tensões é calculada como:

$$K = tAB^TDB$$

onde:

• t é a espessura do elemento,

- A é a área do elemento triangular,
- ullet B é a matriz de gradiente de deslocamento
- $\bullet$  D é a matriz de elasticidade plana.

A matriz D é dada por:

$$D = \frac{E}{1 - \nu^2} \begin{bmatrix} 1 & \nu & 0 \\ \nu & 1 & 0 \\ 0 & 0 & \frac{1 - \nu}{2} \end{bmatrix}$$

A matriz B para um elemento triangular é derivada das coordenadas dos nós do elemento e é dada por:

$$B = \frac{1}{2A} \begin{bmatrix} b_1 & 0 & b_2 & 0 & b_3 & 0 \\ 0 & c_1 & 0 & c_2 & 0 & c_3 \\ c_1 & b_1 & c_2 & b_2 & c_3 & b_3 \end{bmatrix}$$

$$\begin{bmatrix} -3.85 \cdot 10^4 & -7.14 \cdot 10^4 & 3.85 \cdot 10^4 & 3.3 \cdot 10^4 & 0 & 7.14 \cdot 10^4 & 0 & -3.3 \cdot 10^4 \\ -7.14 \cdot 10^4 & -1.1 \cdot 10^5 & 3.85 \cdot 10^4 & 1.1 \cdot 10^5 & 7.14 \cdot 10^4 & 0 & -3.85 \cdot 10^4 & 0 \\ 3.85 \cdot 10^4 & 3.85 \cdot 10^4 & -3.85 \cdot 10^4 & 0 & 0 & -3.85 \cdot 10^4 & 0 & 0 \\ 3.3 \cdot 10^4 & 1.1 \cdot 10^5 & 0 & -1.1 \cdot 10^5 & -3.3 \cdot 10^4 & 0 & 0 & 0 \\ 0 & 7.14 \cdot 10^4 & 0 & -3.85 \cdot 10^4 & 3.85 \cdot 10^4 & -7.14 \cdot 10^4 & -3.85 \cdot 10^4 & 3.3 \cdot 10^4 \\ 7.14 \cdot 10^4 & 0 & -3.85 \cdot 10^4 & 0 & -7.14 \cdot 10^4 & 1.1 \cdot 10^5 & 3.85 \cdot 10^4 & -1.1 \cdot 10^5 \\ 0 & -3.85 \cdot 10^4 & 0 & 0 & -3.85 \cdot 10^4 & 3.85 \cdot 10^4 & 3.85 \cdot 10^4 & 0 \\ -3.3 \cdot 10^4 & 0 & 0 & 3.3 \cdot 10^4 & -1.1 \cdot 10^5 & 0 & 1.1 \cdot 10^5 \end{bmatrix}$$

## Solução do Sistema de Equações

Deslocamentos:

Nó 1: (-0.0036399999999999887, -0.003119999999999978)

Nó 2: (-0.00675999999999988, -0.0031199999999999)

Nó 3: (0.0, 0.0) Nó 4: (0.0, 0.0)

#### Cálculo das Tensões

Tensões nos elementos:

Elemento 1: (-5.592543275632488, 54.407456724367506, -5.592543275632486) Elemento 2: (1.6777629826897453, 5.592543275632484, 5.592543275632495)

## 2.3 b) Elemento Retangular

$$\begin{bmatrix} -41.1 & 46.3 & 0 & 0 \\ -7.71 & -113.0 & 0 & 0 \end{bmatrix}$$

Tensões no elemento retangular: (3397959.18367347, 4040816.3265306125, -1063186.8131868134)