

Trabalho2

June 30, 2020

1 Método dos Elementos Finitos - Trabalho 2

Universidade Federal Fluminense

Disciplina ministrada pelo Prof. Marco Ferro

marco.ferro@uol.com.br

Aluno Noé de Lima

noe_lima@id.uff.br

Este trabalho visa aplicar o MEF a uma estrutura de treliças.

Primeiro semestre de 2020

A célula a seguir configura o Jupyter-Notebook para exibir as equações matemáticas no formato do ambiente \LaTeX e importa as bibliotecas necessárias.

```
[1]: %display latex
from numpy import angle,array,delete,isnan,nan,zeros
from numpy.linalg import norm,solve
import json
from sage.misc.latex import MathJax,latex_extra_preamble,png
from sage.plot.line import Line
latex.add_to_preamble('\usepackage[english,brazil]{babel}')
!uname -a
```

```
Linux DESKTOP-CR708A2 4.19.104-microsoft-standard #1 SMP Wed Feb 19 06:37:35 UTC
2020 x86_64 x86_64 x86_64 GNU/Linux
```

Contents

1	Método dos Elementos Finitos - Trabalho 2	1
2	Introdução	3
3	Introdução	3
4	Teoria	3
5	Barra horizontal	5
5.1	Matriz de Rigidez do Elemento	5
5.2	Vetor de Cargas Nodais do Elemento	5
6	Caso Geral - Barra em Qualquer Direção	6
7	Implementação do Código	7
8	Exercício 1 - Sistema Com 3 Barras	11
9	Exercício 1 - Sistema Com 6 Barras	14

2 Introdução

Este trabalho visa aplicar o MEF a uma estrutura de treliças.

Para tanto, deverá ler um arquivo em disco com os dados da treliça para resolver via código em Python.

Após ler o arquivo, o código abaixo gera um objeto de classe própria com as propriedades do sistema contido no arquivo.

3 Introdução

4 Teoria

A partir deste sistema, temos as seguintes equações diferenciais para o deslocamento u da barra, considerando a aplicação de uma força Normal F :

```
[2]: # Declaração das variáveis independentes
x = var('x') # Variável independente (cumprimento)
var('F,N,E,A,L,i,j') # Variáveis simbólicas de apoio
# Considerações e Restrições das variáveis de apoio
assume(N,i,j,'integer') # Número inteiro de elementos
assume(L>0) # Comprimento da barra positivo
assume(N>0) # Pelo menos 1 Elemento
assume(E>0) # Módulo de elasticidade do material positivo
assume(A>0) # Área da seção transversal positiva
print(assumptions()) # Exibe um resumo das restrições asumidas até aqui
# Variáveis dependentes
u = function('u')(x) # Função analítica desconhecida u(x)
# Equações Diferenciais de u(x)
eq1 = E*A*diff(u,x,2) == 0
eq2 = E*A*diff(u,x) == F
eq1.show() # Exibe a equação diferencial de primeira ordem de u(x)
eq2.show() # Exibe a equação diferencial de segunda ordem de u(x)
```

```
[N is integer, i is integer, j is integer, L > 0, N > 0, E > 0, A > 0]
```

```
A*E*diff(u(x), x, x) == 0
```

```
A*E*diff(u(x), x) == F
```

A solução analítica destas equações, dadas abaixo, convergem para a equação conhecida da deformação linear na barra, que é:

$$u(x) = \frac{F}{EA}x$$

```
[3]: sol1 = u == desolve(eq1,u,ivar=x)
      sol2 = u == desolve(eq2,u,ivar=x)
      sol1.show() # Solução da EDO de 1 Ordem
      sol2.show() # Solução da EDO de 2 Ordem
```

$$u(x) == _K2*x + _K1$$

$$u(x) == _C + F*x/(A*E)$$

A SRP - Sentença de Resíduos Ponderados, fornece a seguinte integral:

$$\int_D \phi_i R dD = 0 \quad (1)$$

Onde,

$$R = \left(EA \frac{d^2 \bar{u}}{dx^2} \right)$$

e,

$$\bar{u} = \sum_{n=1}^{N+1} u_i \phi_i$$

Assim, temos

$$\int_0^L \phi_i \left(EA \frac{d^2 \bar{u}}{dx^2} \right) dx = 0$$

```
[4]: phi_i = function('phi_i')(x,i) # phi_i(x) da SRP
      u_i = function('u_i')(i) # u_i
      u_b = sum(u_i*phi_i,i,1,N+1) # u(x) estimado
      R = (E*A*u_b.diff(x,2)).full_simplify() # Resíduo
      u_b.show() # Exibe u
      R.show() # Exibe o resíduo
      SRP = (phi_i*R).integrate(x,0,L) # Sentença dos Resíduos Ponderados
      SRP.show() # Exibe a SRP
```

$$\text{sum}(\text{phi_i}(x, i)*u_i(i), i, 1, N + 1)$$

$$(A*E*N + A*E)*u_i(i)*\text{diff}(\text{phi_i}(x, i), x, x)$$

$$(A*E*N + A*E)*\text{integrate}(\text{phi_i}(x, i)*\text{diff}(\text{phi_i}(x, i), x, x), x, 0, L)*u_i(i)$$

Deixando a solução analítica de lado, vamos à implementação

5 Barra horizontal

5.1 Matriz de Rigidez do Elemento

A matriz de Rigidez de uma barra dentro da treliça é dada por:

$$K_{ij} = EA \int_0^L \left(\frac{dN_i}{dx} \frac{dN_j}{dx} \right) dx \quad (2)$$

5.2 Vetor de Cargas Nodais do Elemento

$$f_i = EA \left[N_i \frac{d\bar{u}}{dx} \right]_0^L \quad (3)$$

Tem-se que:

$$\begin{cases} \phi_1(x) &= \frac{L-x}{L} \\ \phi_2(x) &= \frac{x}{L} \end{cases} \quad (4)$$

Logo, Simplificando tudo,

$$K_{11} = K_{22} = \frac{EA}{L}$$

$$K_{12} = K_{21} = -\frac{EA}{L}$$

Ou,

$$\mathbf{K}_{local} = \begin{bmatrix} \frac{EA}{L} & -\frac{EA}{L} \\ -\frac{EA}{L} & \frac{EA}{L} \end{bmatrix}$$

Ou, ainda,

$$\mathbf{K}_{local} = \frac{EA}{L} \begin{bmatrix} 1 & -1 \\ -1 & 1 \end{bmatrix} \quad (5)$$

E,

$$\vec{f}_{local} = F \begin{bmatrix} -1 \\ 1 \end{bmatrix}$$

6 Caso Geral - Barra em Qualquer Direção

$$N_1 = \frac{h_e - x_e}{h_e}$$

$$N_2 = \frac{x_e}{h_e}$$

$$N_G = [N_1 \cos \alpha \quad N_1 \sin \alpha \quad N_2 \cos \alpha \quad N_2 \sin \alpha]$$

Logo,

$$\frac{\partial N}{\partial x} = \left[\frac{\partial N_1}{\partial x} \cos \alpha \quad \frac{\partial N_1}{\partial x} \sin \alpha \quad \frac{\partial N_2}{\partial x} \cos \alpha \quad \frac{\partial N_2}{\partial x} \sin \alpha \right]$$

$$\frac{\partial N}{\partial x} = \left[-\frac{1}{h_e} \cos \alpha \quad -\frac{1}{h_e} \sin \alpha \quad \frac{1}{h_e} \cos \alpha \quad \frac{1}{h_e} \sin \alpha \right]$$

$$\frac{\partial N}{\partial x} = \frac{1}{h_e} [-\cos \alpha \quad -\sin \alpha \quad \cos \alpha \quad \sin \alpha] = [\mathbf{B}]$$

Bem como,

$$[k_e] = \int_0^{h_e} EA \frac{\partial N_i}{\partial x} \frac{\partial N_j}{\partial x} dx$$

Ou seja,

$$[k_e] = \int_0^{h_e} [\mathbf{B}^T] EA [\mathbf{B}] dx$$

Portanto,

$$[k_e] = \frac{EA}{h_e^2} \begin{bmatrix} \cos^2(\alpha) & \sin(\alpha)\cos(\alpha) & -\cos^2(\alpha) & -\sin(\alpha)\cos(\alpha) \\ \sin(\alpha)\cos(\alpha) & \sin^2(\alpha) & -\sin(\alpha)\cos(\alpha) & -\sin^2(\alpha) \\ -\cos^2(\alpha) & -\sin(\alpha)\cos(\alpha) & \cos^2(\alpha) & \sin(\alpha)\cos(\alpha) \\ -\sin(\alpha)\cos(\alpha) & -\sin^2(\alpha) & \sin(\alpha)\cos(\alpha) & \sin^2(\alpha) \end{bmatrix} \int_0^{h_e} dx = \frac{EA}{h_e^2} [\mathbf{T}] \int_0^{h_e} dx$$

Onde \mathbf{T} é a Matriz de Transformação ou de Rotação.

Logo,

$$[k_e] = \frac{EA}{h_e^2} [\mathbf{T}] \int_0^{h_e} dx = \left[\frac{EA}{h_e^2} [\mathbf{T}] x \right]_0^{h_e} = \frac{EA}{h_e^2} [\mathbf{T}] h_e$$

Ou,

$$[k_e] = \frac{EA}{h_e} [\mathbf{T}]$$

7 Implementação do Código

A função abaixo lê um arquivo JSON, cujo endereço relativo está na variável *path*, e retorna o conteúdo como um dicionário Python na variável *file*.

```
[5]: def readjson(path):  
    file = None  
    try:  
        with open(path, 'r') as f:  
            file = json.load(f)  
    except IOError as err:  
        print('File Error: ' + str(err))  
    except JSONDecodeError as err:  
        print('JSON Error: ' + str(err))  
    finally:  
        return file
```

Será criada, a seguir, uma classe chamada *node* para armazenar os elementos do tipo Nó, contendo as informações necessárias para a definição da localização e tipo de apoio existente.

```
[6]: class node:  
    def __init__(self, x=0.0, y=0.0, z=0.0, tag=''):  
        self.dot = array([x, y, z])  
        self.l = zeros([3])  
        self.u = zeros([3])  
        self.s = array([False, False, False])  
        self.tag = tag  
  
    def support(self, rx, ry, rz):  
        self.s = array([rx, ry, rz])  
  
    def load(self, fx, fy, fz):  
        self.l = array([fx, fy, fz])  
  
    def uloc(self, ul):  
        self.u = ul
```

Após a definição dos Nós, agora será criada uma classe para armazenar as barras (colunas, vigas) que compõem a treliça.

```
[7]: class bar:  
    def __init__(self, no1, no2, EA, tag=''):  
        self.at = no1.dot # Origem da barra  
        self.vec = no2.dot - no1.dot # Vetor (x,y) da barra  
        self.EA = EA # Módulo de Elasticidade x área da seção transversal  
        self.tag = tag # Nome de referência para a barra  
    def K(self):  
        L = norm(self.vec)
```

```

dx = self.vec[0]
dy = self.vec[1]
B = array([[-dx,-dy,dx,dy]])/L
return B.T*(self.EA/L)*B # Matriz de Rigidez Local

def K11(self):
    L = norm(self.vec)
    B = array([[self.vec[0],self.vec[1]]])/L
    return B.T*(self.EA/L)*B

def K12(self):
    return -K11(self)

def K21(self):
    return -K11(self)

def K22(self):
    return K11(self)

```

Por último, uma classe geral contendo a treliça em si, com os nós e suas respectivas barras.

Dentro da classe *treliça* também estará o método para calcular a matriz de rigidez K e a solução do sistema pelo método dos deslocamentos.

```

[8]: class treliça:
    def __init__(self, file):
        self.n = file['n']
        self.m = 0 # Número de barras
        self.E = array(file['E'])
        self.A = array(file['A'])
        cargas = array(file['loads'])
        self.nos = []
        self.barras = []
        self.K = zeros([2*self.n,2*self.n])
        self.f = zeros([2*self.n])
        self.u = zeros([2*self.n])
        for name, value in file['nodes'].items():
            no = node(value['x'],
                      value['y'],
                      value['z'],
                      name)
            no.support(value['Tx'],
                      value['Ty'],
                      value['Tz'],)
            self.nos.append(no)
        for i in range(self.n):
            self.nos[i].load(cargas[i][0],
                             cargas[i][1],

```



```

        cargas[i][2])
    # Cálculo dos Vetores u e f
    ff = array([self.nos[i].l[0],self.nos[i].l[1]])
    uu = array([nan,nan])
    if self.nos[i].s[0]:
        uu[0] = 0
        ff[0] = nan
    if self.nos[i].s[1]:
        uu[1] = 0
        ff[1] = nan
    self.f[2*i:2*i+2] = ff
    self.u[2*i:2*i+2] = uu
    for j in range(i,self.n):
        EA = self.E[i,j]*self.A[i,j]
        if EA:
            barra = bar(self.nos[i],self.nos[j],EA)
            self.m += 1 # Conta as barras
            self.barras.append(barra)
            # Cálculo da Matriz k
            k = barra.K11()
            self.K[2*i:2*i+2,2*i:2*i+2] += k
            self.K[2*i:2*i+2,2*j:2*j+2] -= k
            self.K[2*j:2*j+2,2*i:2*i+2] -= k
            self.K[2*j:2*j+2,2*j:2*j+2] += k

def deslocamentos(self):
    K,u,f = self.K,self.u,self.f
    change = True
    m = 2*self.n
    while change:
        change = False
        for i in range(m):
            if isnan(f[i]):
                f -= u[i]*K[:,i]
                K[:,i] = zeros(m)
                K[i,i] = -1
                K = delete(K,i,0)
                K = delete(K,i,1)
                u = delete(u,i)
                f = delete(f,i)
                change = True
                m -= 1
            break
    u = solve(K,f)
    k = 0
    desloc = self.u.copy()
    for i in range(2*self.n):

```

```

        if isnan(desloc[i]):
            desloc[i] = u[k]
            k += 1

    forces = self.K.dot(desloc) # Recalcula as forças nodais a partir dos
↪deslocamentos

    for i in range(self.n):
        self.nos[i].uloc(array([desloc[2*i],desloc[2*i+1],0]))
        print('Nó: (',self.nos[i].dot[0],',',self.nos[i].dot[1],'):')
        print('Fx =', forces[2*i], 'kN, Fy =', forces[2*i+1], 'kN')
        print('dx =', 1000*desloc[2*i], 'mm, dy =',
↪1000*desloc[2*i+1], 'mm\n\n')
    return

    def tensoes(self):
        self.deslocamentos()
        for i in range(self.n):
            for j in range(i,self.n):
                EA = self.E[i,j]*self.A[i,j]
                if EA:
                    c = self.nos[j].dot[0] - self.nos[i].dot[0] # delta x da
↪barra

                    s = self.nos[j].dot[1] - self.nos[i].dot[1] # delta y da
↪barra

                    L = norm(array([c,s]))
                    B1 = array([-c,-s,c,s])/L
                    u1 = array([self.nos[i].u[0],self.nos[i].u[1],self.nos[j].
↪u[0],self.nos[j].u[1]])
                    N = (EA/L)*B1.dot(u1)
                    if N > 0:
                        print('A Barra do Nó (', self.nos[i].dot[0], ',', self.
↪nos[i].dot[1], ') para o Nó (', self.nos[j].dot[0], ',', self.nos[j].dot[1],
↪') está sujeita a uma tração de', N, 'kN\n\n')
                    elif N < 0:
                        print('A Barra do Nó (', self.nos[i].dot[0], ',', self.
↪nos[i].dot[1], ') para o Nó (', self.nos[j].dot[0], ',', self.nos[j].dot[1],
↪') está sujeita a uma compressão de', N, 'kN\n\n')
                    else:
                        print('A Barra do Nó (', self.nos[i].dot[0], ',', self.
↪nos[i].dot[1], ') para o Nó (', self.nos[j].dot[0], ',', self.nos[j].dot[1],
↪') está sem carregamento\n\n')
                return

    def desenha(self):
        p = line([])
        for i in range(self.m):

```

```

        p += line([self.barras[i].at[0:-1], self.barras[i].at[0:-1]+self.
↪barras[i].vec[0:-1]])
        return p

```

8 Exercício 1 - Sistema Com 3 Barras

O arquivo a ser lido está no formato JSON e será armazenado na variável *parser*.

A partir do valor no arquivo JSON, em *parser*, será criada a treliça e armazenada em *tr*

```

[9]: parser3n = readjson("trelica3nos.json")
print(json.dumps(parser3n, indent=4, sort_keys=True)) # Exibir conteúdo do ↵
↪arquivo lido
trel3n = trelica(parser3n) # Treliça de 3 nós para teste
trel3n.desenha().show() # Desenha as barras da estrutura
trel3n.tensoes() # apresenta os deslocamentos nos nós, reações de apoio e ↵
↪carregamento nas barras

```

```

{
  "A": [
    [
      0.0,
      1.0,
      1.0
    ],
    [
      1.0,
      0.0,
      1.0
    ],
    [
      1.0,
      1.0,
      0.0
    ]
  ],
  "E": [
    [
      0.0,
      1000.0,
      1000.0
    ],
    [
      1000.0,
      0.0,
      1000.0
    ]
  ],

```

```

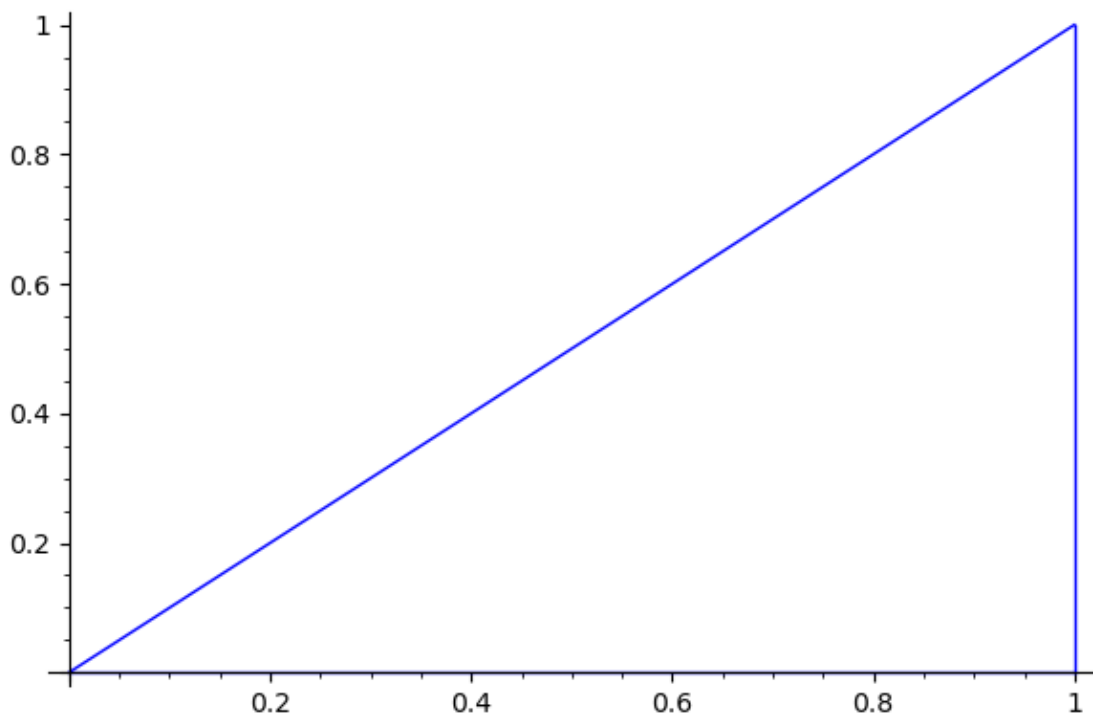
        [
            1000.0,
            1000.0,
            0.0
        ]
    ],
    "dim": 2,
    "loads": [
        [
            0.0,
            0.0,
            0.0
        ],
        [
            0.0,
            0.0,
            0.0
        ],
        [
            1.0,
            -1.0,
            0.0
        ]
    ],
    "n": 3,
    "nodes": {
        "No 1": {
            "Mx": false,
            "My": false,
            "Mz": false,
            "Tx": true,
            "Ty": true,
            "Tz": false,
            "x": 0.0,
            "y": 0.0,
            "z": 0.0
        },
        "No 2": {
            "Mx": false,
            "My": false,
            "Mz": false,
            "Tx": false,
            "Ty": true,
            "Tz": false,
            "x": 1.0,
            "y": 0.0,
            "z": 0.0
        }
    },

```

```

    "No 3": {
      "Mx": false,
      "My": false,
      "Mz": false,
      "Tx": false,
      "Ty": false,
      "Tz": false,
      "x": 1.0,
      "y": 1.0,
      "z": 0.0
    }
  }
}

```



Nó: (0.0 , 0.0):
 Fx = -1.0 kN, Fy = -1.0 kN
 dx = 0.0 mm, dy = 0.0 mm

Nó: (1.0 , 0.0):
 Fx = 0.0 kN, Fy = 2.0 kN
 dx = 0.0 mm, dy = 0.0 mm

Nó: (1.0 , 1.0):
Fx = 1.0 kN, Fy = -1.0 kN
dx = 4.828427124746192 mm, dy = -2.0 mm

A Barra do Nó (0.0 , 0.0) para o Nó (1.0 , 0.0) está sem carregamento

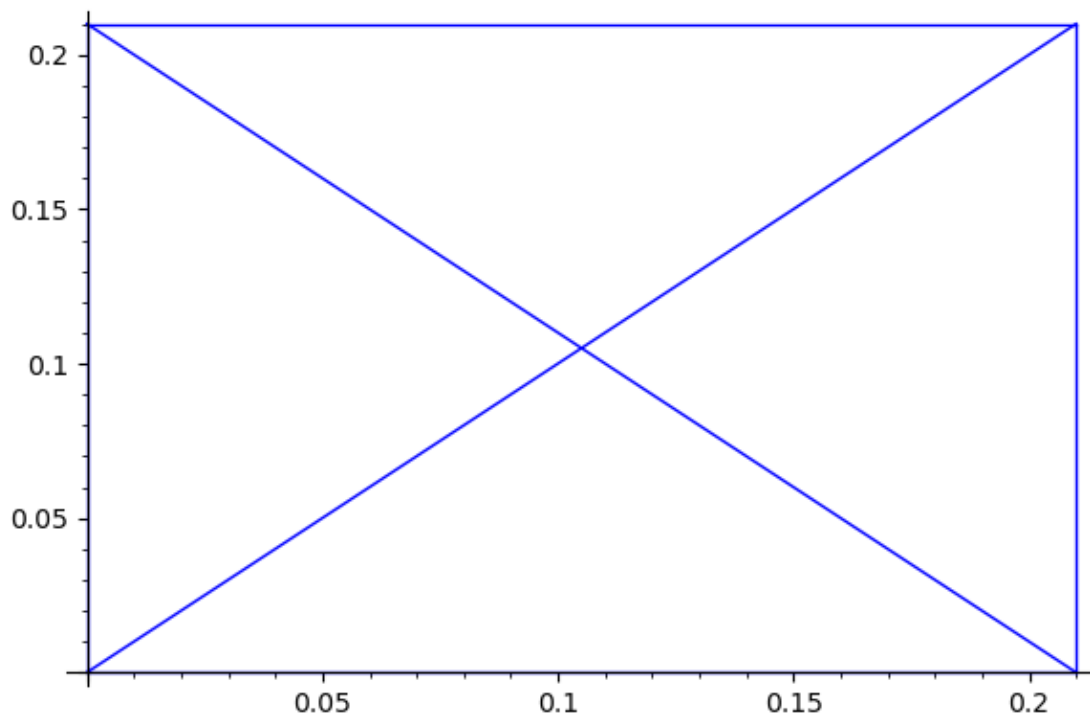
A Barra do Nó (0.0 , 0.0) para o Nó (1.0 , 1.0) está sujeita a uma tração de 1.4142135623730956 kN

A Barra do Nó (1.0 , 0.0) para o Nó (1.0 , 1.0) está sujeita a uma compressão de -2.0 kN

9 Exercício 1 - Sistema Com 6 Barras

O exemplo a seguir contém 4 nós e 6 barras.

```
[10]: trel4n = trelica(readjson("trelica4nos.json")) # Treliça de 4 nós para teste
trel4n.desenha().show() # Desenha as barras da estrutura
trel4n.tensoes() # apresenta os deslocamentos nos nós, reações de apoio e ↵
↵carregamento nas barras
```



Nó: (0.0 , 0.0):

$F_x = 0.9999999999999996 \text{ kN}$, $F_y = 0.5714285714285712 \text{ kN}$

$dx = 0.0 \text{ mm}$, $dy = 0.0 \text{ mm}$

Nó: (0.0 , 0.21):

$F_x = -0.9999999999999996 \text{ kN}$, $F_y = 0.4285714285714284 \text{ kN}$

$dx = 0.0 \text{ mm}$, $dy = 0.0 \text{ mm}$

Nó: (0.21 , 0.21):

$F_x = 1.1102230246251565e-16 \text{ kN}$, $F_y = -1.0 \text{ kN}$

$dx = 0.5714285714285712 \text{ mm}$, $dy = -1.7142857142857137 \text{ mm}$

Nó: (0.21 , 0.0):

$F_x = 0.0 \text{ kN}$, $F_y = 2.220446049250313e-16 \text{ kN}$

$dx = -0.4285714285714283 \text{ mm}$, $dy = -1.2857142857142851 \text{ mm}$

A Barra do Nó (0.0 , 0.0) para o Nó (0.0 , 0.21) está sem carregamento

A Barra do Nó (0.0 , 0.0) para o Nó (0.21 , 0.21) está sujeita a uma compressão de $-0.8081220356417683 \text{ kN}$

A Barra do Nó (0.0 , 0.0) para o Nó (0.21 , 0.0) está sujeita a uma compressão de $-0.4285714285714283 \text{ kN}$

A Barra do Nó (0.0 , 0.21) para o Nó (0.21 , 0.21) está sujeita a uma tração de $0.5714285714285712 \text{ kN}$

A Barra do Nó (0.0 , 0.21) para o Nó (0.21 , 0.0) está sujeita a uma tração de $0.6060915267313262 \text{ kN}$

A Barra do Nó (0.21 , 0.21) para o Nó (0.21 , 0.0) está sujeita a uma compressão de $-0.42857142857142855 \text{ kN}$