Московский физико-технический институт

ЧЕРНОВИК ДИПЛОМА

Численное моделирование воздействия вибрационной нагрузки на образец в трёхмерном случае.

1 Постановка задачи

todo: 1. Написать объяснения преобразований тензоров

Есть пластина, она занимает объем $\overline{\Omega} \times [-\frac{1}{2}h,\frac{1}{2}h] \subset \mathbb{R}^3, h$ - толщина пластины. Ω - срединная плоскость. Граница пластины состоит из двух частей:

$$\partial\Omega = \Gamma_{\rm c} \cup \Gamma_{\rm f} \tag{1}$$

где $\Gamma_{\rm c}$ - закрепленный конец, Γ_f - свободный конец

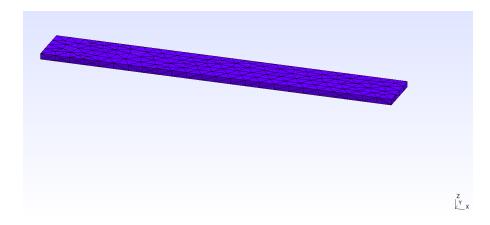


Рис. 1: Модель пластины в 3D

уравнение динамики для пластины:

$$\rho \ddot{\overline{u}} - \nabla \cdot (\mathbf{C} \cdot \mathbf{e}) - \overline{Q} = 0, \tag{2}$$

В Зинкевиче сделано примерно все то же самое но в скалярном случае (стр. 141, стр.469)

$$\frac{\partial q_x}{\partial x} + \frac{\partial q_y}{\partial y} + \frac{\partial q_z}{\partial z} + Q = 0$$

Рис. 2: Аналог в Зинкевиче

Как это перенести для этого векторного уравнения - мне не очевидно, поэтому я вывел уравнения в тензорном виде

где $\nabla \cdot$ - дивергенция ($\nabla \otimes$ - градиент), ρ - плотность материала, \overline{Q} - внешняя нагрузка, ${\bf C}$ - тензор уругих модулей: Не уверен, что он верно записан

$$\mathbf{C} = \Lambda \begin{pmatrix} 1 - \nu & \nu & \nu & 0 & 0 & 0 & 0 & 0 & 0 \\ \nu & 1 - \nu & \nu & 0 & 0 & 0 & 0 & 0 & 0 \\ \nu & \nu & 1 - \nu & 0 & 0 & 0 & 0 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 0 & 1 + \nu & 1 + \nu & 0 & 0 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 0 & 1 + \nu & 1 + \nu & 0 & 0 & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 0 & 0 & 0 & 1 + \nu & 1 + \nu & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 0 & 0 & 0 & 1 + \nu & 1 + \nu & 0 & 0 \\ 0 & 0 & 0 & 0 & 0 & 0 & 1 + \nu & 1 + \nu \\ 0 & 0 & 0 & 0 & 0 & 0 & 0 & 1 + \nu & 1 + \nu \end{pmatrix}$$

$$(3)$$

где $\Lambda = \frac{E}{(1+\nu)(1-2\nu)}, \, {f e}$ - тензор малых деформаций:

$$\mathbf{e} = \frac{1}{2} (\nabla \otimes \overline{u} + \nabla \otimes \overline{u}^T) \tag{4}$$

2 Метод

Задачу можно свести к задаче о минимизации функционала:

$$\chi = \int_{V} f(x, y, z, \overline{u}, \nabla \otimes \overline{u}) dx dy dz \to \min \iff -\frac{\partial f}{\partial \overline{u}} + \nabla \cdot \frac{\partial f}{\partial (\nabla \otimes \overline{u})} = 0$$
 (5)

Наверное, $\frac{\partial f}{\partial \overline{u}} = \nabla_{\overline{u}} \otimes f$ Последнее уравнение - уравнение Эйлера-Лагранжа.

Рассмотрим сначала уравнение (2) без первого слагаемого. Внимательно посмотрев на это уравнение, получаем

$$\frac{\partial f}{\partial (\nabla \otimes \overline{u})} = \frac{1}{2} \mathbf{C} : (\nabla \otimes \overline{u} + \nabla \otimes \overline{u}^T)$$
(6)

Заметим, что

$$\frac{d(\mathbf{A}:\mathbf{A}^T)}{d\mathbf{A}} = \mathbf{A} + \mathbf{A}^T \tag{7}$$

Отсюда следует, что

$$f = \frac{1}{2}\mathbf{C} : \nabla \otimes \overline{u} : \nabla \otimes \overline{u}^T - \overline{Q} \cdot \overline{u}$$
(8)

Я не слишком глубоко проникся тензорным анализом (возникают два вопроса: 1. $\partial \leftrightarrow d$. 2. что с константой интегрирования), поэтому выше, ориентируясь на Зинкевича я выписываю интуитивно ожидаемый результат Рассмотрим тетраэдральный элемент. Поле перемещений аппроксимируем линейной функцией координат:

$$\overline{u} = \alpha_1 + \alpha_2 x + \alpha_3 y + \alpha_4 z \tag{9}$$

Тогда для вектора перемещений в узле і:

$$\overline{u}_i = \alpha_1 + \alpha_2 x_i + \alpha_3 y_i + \alpha_4 z_i \tag{10}$$

Отсюда можно записать

$$\overline{u} = \frac{1}{6V} [(a_i + b_i x + c_i y + d_i z)\overline{u}_i + (a_j + b_j x + c_j y + d_j z)\overline{u}_j$$

$$+ (a_m + b_m x + c_m y + d_m z)\overline{u}_m + (a_p + b_p x + c_p y + d_p z)\overline{u}_p]$$

$$(11)$$

где

$$V = det \begin{vmatrix} 1 & x_i & y_i & z_i \\ 1 & x_j & y_j & z_j \\ 1 & x_m & y_m & z_m \\ 1 & x_p & y_p & z_p \end{vmatrix}$$
 (12)

коэффициенты a_i, b_i, c_i, d_i определяются как

$$a_{i} = \det \begin{vmatrix} x_{j} & y_{j} & z_{j} \\ x_{m} & y_{m} & z_{m} \\ x_{p} & y_{p} & z_{p} \end{vmatrix}, b_{i} = -\det \begin{vmatrix} 1 & y_{j} & z_{j} \\ 1 & y_{m} & z_{m} \\ 1 & y_{p} & z_{p} \end{vmatrix} c_{i} = -\det \begin{vmatrix} x_{j} & 1 & z_{j} \\ x_{m} & 1 & z_{m} \\ x_{p} & 1 & z_{p} \end{vmatrix}, d_{i} = -\det \begin{vmatrix} x_{j} & y_{j} & 1 \\ x_{m} & y_{m} & 1 \\ x_{p} & y_{p} & 1 \end{vmatrix}$$

$$(13)$$

Перемещение произвольной точки можно записать в виде

$$\overline{u} = [\mathbb{I}N_i, \mathbb{I}N_j, \mathbb{I}N_m, \mathbb{I}N_p] \cdot \overline{u}^e = [\mathbf{N}]\overline{u}^e$$
(14)

где $N_i=rac{a_i+b_ix+c_iy+d_iz}{6V},$ $\mathbb{I}-$ единичная матрица, $\overline{u}^e=(u_1,v_1,\omega_1,u_2,v_2,\omega_2...\omega_4)$ - вектор размера (12,1) неизвестных перемещений для элемента.

Рассмотрим данный функционал на элементе e: $\chi \to \chi^e$:

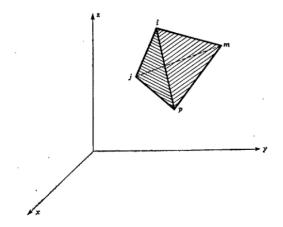


Рис. 3: Тетраэдральный элемент

И возьмем производную по \overline{u}_i - вектору перемещения в узле і:

$$\nabla_{\overline{u}_i} \otimes \chi^e = \int_{V^e} \left(\frac{1}{2} \nabla_{\overline{u}_i} \otimes \nabla \otimes \overline{u} : (\nabla \otimes \overline{u}^T : \mathbf{C}) + (\nabla_{\overline{u}_i} \otimes \nabla \otimes \overline{u})^T : (\mathbf{C} : \nabla \otimes \overline{u}) - \right.$$

$$\left. - \nabla_{\overline{u}_i} \otimes \overline{u} \cdot \overline{Q} \right) dV$$

$$(15)$$

Учтем, что

$$\nabla \otimes \overline{u} = (\nabla \otimes [\mathbf{N}]) \cdot \overline{u}^e,$$

$$\nabla_{\overline{u}_i} \otimes \nabla \otimes \overline{u} = (\nabla \otimes [\mathbf{N}]) \cdot (\nabla_{\overline{u}_i} \otimes \overline{u}^e)^T$$
(17)

(16)

Тогда (15) можно записать как

$$\nabla_{\overline{u}_{i}} \otimes \chi^{e} = \int_{V^{e}} \left(\frac{1}{2} \nabla \otimes [\mathbf{N}] \cdot (\nabla_{\overline{u}_{i}} \otimes \overline{u}^{e})^{T} : ((\nabla \otimes [\mathbf{N}] \cdot \overline{u}^{e})^{T} : \mathbf{C}) + \frac{1}{2} (\nabla \otimes [\mathbf{N}] \cdot (\nabla_{\overline{u}_{i}} \otimes \overline{u}^{e})^{T})^{T} : \mathbf{C} : \nabla \otimes [\mathbf{N}] \cdot \overline{u}^{e} - \nabla_{\overline{u}_{i}} \otimes \overline{u} \cdot \overline{Q} \right) dV =$$

$$= \int_{V^{e}} \left(\left\{ \frac{1}{2} \nabla \otimes [\mathbf{N}] \cdot (\nabla_{\overline{u}_{i}} \otimes \overline{u}^{e})^{T} : ((\nabla \otimes [\mathbf{N}])^{T} : \mathbf{C})^{T} + (\nabla \otimes [\mathbf{N}] \cdot (\nabla_{\overline{u}_{i}} \otimes \overline{u}^{e})^{T})^{T} : \mathbf{C} : \nabla \otimes [\mathbf{N}] \right\} \cdot \overline{u}^{e} - \nabla_{\overline{u}_{i}} \otimes \overline{u} \cdot \overline{Q} \right) dV$$

$$(18)$$

Рассмотрим это выражение для узла ј:

$$\nabla_{\overline{u}_i} \otimes \chi_j^e = \int_{V^e} \left(\frac{1}{2} \left\{ \nabla \otimes [\mathbf{N}] \cdot (\nabla_{\overline{u_i}} \otimes \overline{u}^e)^T : ((\nabla \otimes [\mathbf{N}]_j)^T : \mathbf{C})^T + \right. \\ \left. + (\nabla \otimes [\mathbf{N}] \cdot (\nabla_{\overline{u_i}} \otimes \overline{u}^e)^T)^T : \mathbf{C} : \nabla \otimes [\mathbf{N}]_j \cdot \right\} \overline{u}_j^e - \nabla_{\overline{u}_i} \otimes \overline{u}_j \cdot \overline{Q}_j \right) dV$$

$$(19)$$

Выражение в фигурных скобках - матрица 3х3. Здесь, возможно, не очевидный момент - i, j = 1,2,3,4 - нумеруют узел в тетраэдральном элементе, это никак не связано с тем, что в скобках матрица. Дело в том, что \overline{u} - 3x1 вектор, поэтому связь между і-м и j-м узлами теперь задается матрицей 3х3. Поэтому в разделе пояснений к коду, (и пояснений к преобразованиям тензоров, (когда они появятся))при переходе к индексной записи тензоров я использую греческие буквы, чтобы они не пересекались с і и ј Тогда для всего элемента

$$\nabla_{\overline{u}_i} \otimes \chi_i^e = h^e \cdot \overline{u}^e + \overline{F}^e \tag{20}$$

, где

$$h_{ij}^{e} = \frac{1}{2} \int_{V^{e}} \left\{ \nabla \otimes [\mathbf{N}] \cdot (\nabla_{\overline{u_{i}}} \otimes \overline{u}^{e})^{T} : ((\nabla \otimes [\mathbf{N}]_{j})^{T} : \mathbf{C})^{T} + (\nabla \otimes [\mathbf{N}] \cdot (\nabla_{\overline{u_{i}}} \otimes \overline{u}^{e})^{T})^{T} : \mathbf{C} : \nabla \otimes [\mathbf{N}]_{j} \right\} dV$$

$$(21)$$

$$\overline{F}_{i}^{e} = -\int_{V^{e}} \nabla_{\overline{u_{i}}} \otimes \overline{u_{j}} \cdot \overline{Q}_{j}$$

Минимизирующая система для всех элементов:

$$\nabla_{\overline{u}} \otimes \chi = 0 = [H] \cdot \overline{u} + \overline{F} \tag{23}$$

где

$$H_{ij} = \sum h_{ij}^e \qquad F_i = \sum F_i^e \tag{24}$$

Аналогично получается матрица масс для первого слагаемого в уравнении (2): Ее я не выводил руками, а написал по аналогии

$$M_{ij}^e = \int_{V_e} [\mathbf{N}]_i^T \rho[\mathbf{N}]_j dV \tag{25}$$

Тогда итоговое уравнение выглядит следующим образом:

$$[H]\overline{u} + [M]\ddot{\overline{u}} + \overline{F} = 0 \tag{26}$$

3 Пояснения к коду plate3d.py

Вернемся к страшной формуле для h_{ij} чтобы показать как она выражается в коде.

$$\nabla \otimes [\mathbf{N}]_{0\alpha\beta} = \frac{\partial}{\partial x} \begin{pmatrix} N_1 & 0 & 0 & N_2 & 0 & 0 & N_3 & 0 & 0 & N_4 & 0 & 0 \\ 0 & N_1 & 0 & 0 & N_2 & 0 & 0 & N_3 & 0 & 0 & N_4 & 0 \\ 0 & 0 & N_1 & 0 & 0 & N_2 & 0 & 0 & N_3 & 0 & 0 & N_4 \end{pmatrix} = \begin{pmatrix} b_1 & 0 & 0 & b_2 & 0 & 0 & b_3 & 0 & 0 & b_4 & 0 & 0 \\ 0 & b_1 & 0 & 0 & b_2 & 0 & 0 & b_3 & 0 & 0 & b_4 & 0 \\ 0 & 0 & b_1 & 0 & 0 & b_2 & 0 & 0 & b_3 & 0 & 0 & b_4 \end{pmatrix}$$

$$(28)$$

$$= \begin{pmatrix} b_1 & 0 & 0 & b_2 & 0 & 0 & b_3 & 0 & 0 & b_4 & 0 & 0 \\ 0 & b_1 & 0 & 0 & b_2 & 0 & 0 & b_3 & 0 & 0 & b_4 & 0 \\ 0 & 0 & b_1 & 0 & 0 & b_2 & 0 & 0 & b_3 & 0 & 0 & b_4 \end{pmatrix}$$

$$(28)$$

Для $\nabla \otimes [\mathbf{N}]_{1\alpha\beta}$ и $\nabla \otimes [\mathbf{N}]_{2\alpha\beta}$ соответственно $\frac{\partial}{\partial y}$ и $\frac{\partial}{\partial z}$, в матрице c_i и d_i .

$$\nabla_{\overline{u_i}} \otimes \overline{u}^e = \begin{pmatrix} \frac{\partial}{\partial u_i} u_1 & \frac{\partial}{\partial u_i} v_1 & \frac{\partial}{\partial u_i} u_1 & \frac{\partial}{\partial u_i} u_2 & \frac{\partial}{\partial u_i} v_2 & \frac{\partial}{\partial u_i} \omega_2 & \frac{\partial}{\partial u_i} u_3 & \frac{\partial}{\partial u_i} v_3 & \frac{\partial}{\partial u_i} \omega_3 & \frac{\partial}{\partial u_i} u_4 & \frac{\partial}{\partial u_i} v_4 & \frac{\partial}{\partial u_i} \omega_4 \\ \frac{\partial}{\partial v_i} u_1 & \frac{\partial}{\partial v_i} v_1 & \frac{\partial}{\partial v_i} \omega_1 & \frac{\partial}{\partial v_i} u_2 & \frac{\partial}{\partial v_i} v_2 & \frac{\partial}{\partial v_i} \omega_2 & \frac{\partial}{\partial v_i} u_3 & \frac{\partial}{\partial v_i} v_3 & \frac{\partial}{\partial v_i} u_3 & \frac{\partial}{\partial v_i} u_4 & \frac{\partial}{\partial v_i} u_4 & \frac{\partial}{\partial v_i} v_4 & \frac{\partial}{\partial v_i} \omega_4 \\ \frac{\partial}{\partial \omega_i} u_1 & \frac{\partial}{\partial \omega_i} v_1 & \frac{\partial}{\partial \omega_i} \omega_1 & \frac{\partial}{\partial \omega_i} u_2 & \frac{\partial}{\partial \omega_i} v_2 & \frac{\partial}{\partial \omega_i} \omega_2 & \frac{\partial}{\partial \omega_i} u_3 & \frac{\partial}{\partial \omega_i} v_3 & \frac{\partial}{\partial \omega_i} u_3 & \frac{\partial}{\partial \omega_i} u_4 & \frac{\partial}{\partial \omega_i} u_4 & \frac{\partial}{\partial \omega_i} u_4 & \frac{\partial}{\partial \omega_i} \omega_4 \end{pmatrix}^T$$

$$= [0, \dots \mathbb{I}_i, \dots 0]$$

$$(30)$$

Поэтому удобнее их воспринимать вместе:

$$\nabla \otimes [\mathbf{N}] \cdot (\nabla_{\overline{u_i}} \otimes \overline{u}^e)^T = \nabla \otimes [\mathbf{N}]_{\alpha\beta\gamma} \cdot (\nabla_{\overline{u_i}} \otimes \overline{u}^e)_{\gamma\zeta}^T = \mathbf{B}_{\alpha\beta\zeta}$$
(31)

Здесь сидит индекс і - т.к. эта матрица это расписанный $\nabla_{\overline{u}_i} \otimes \nabla \otimes \overline{u}$

$$\mathbf{B}_{0\beta\zeta} = \begin{pmatrix} b_i & 0 & 0 \\ 0 & b_i & 0 \\ 0 & 0 & b_i \end{pmatrix}, \mathbf{B}_{1\beta\zeta} = \begin{pmatrix} c_i & 0 & 0 \\ 0 & c_i & 0 \\ 0 & 0 & c_i \end{pmatrix}, \mathbf{B}_{2\beta\zeta} = \begin{pmatrix} d_i & 0 & 0 \\ 0 & d_i & 0 \\ 0 & 0 & d_i \end{pmatrix}$$
(32)

Аналогично для

$$(\nabla \otimes [\mathbf{N}]_j)_{\alpha\beta\gamma}^T : \mathbf{C}_{\beta\gamma\phi\zeta}) = \mathbf{A}_{\alpha\phi\zeta}$$
(33)

Здесь сидит индекс ј т.к мы рассмотрели крокодила (15) на узле ј Для матрицы масс:

$$N_i N_j = \frac{a_i + b_i x + c_i y + d_i z}{6V} \cdot \frac{a_j + b_j x + c_j y + d_j z}{6V} =$$
(34)

$$\frac{a_i + b_i(x_b + \tilde{x}) + c_i(y_b + \tilde{y}) + d_i(z_b + \tilde{z})}{6V} \cdot \frac{a_j + b_j(x_b + \tilde{x}) + c_j(y_b + \tilde{y}) + d_j(z_b + \tilde{z})}{6V}$$
(35)

где x_b, y_b, z_b -координаты барицентра В системе барицентра

$$\int dx dy dz = V = \frac{1}{6} \begin{vmatrix} 1 & x_i & y_i & z_i \\ 1 & x_j & y_j & z_j \\ 1 & x_m & y_m & z_m \\ 1 & x_p & y_p & z_p \end{vmatrix}$$
(36)

В этот момент понял, что возможно ошибся в коэффициентах при вычислении матрицы масс

$$\int x dx dy dz = \int y dx dy dz = 0 \tag{37}$$

$$\int x^2 dx dy dz = \frac{V}{10} \left(\sum_i x_i^2 + \sum_{ij,i < j} x_i x_j \right)$$
(38)

$$\int xydxdydz = \frac{V}{20} \left(\sum_{i} x_i y_i + \sum_{i \neq i} (x_i y_j + x_j y_i) \right)$$
(39)

Формулы выше расходятся с Зинкевичем из-за перекрестных слагаемых, deepseek утверждает что у Зинкевича формулы для интегрирования по равностороннему треугольнику, я ему верю, закодить эти формулы мне показалось легче, чем закодить преобразование треугольника to be continued