

# Использование треугольных конечных элементов для моделирования прогибов ТОНКИХ ПЛИТ

Курочка К.С.; Роговцова О.В.

Кафедра «Информационные технологии»

Гомельский государственный технический университет имени П.О. Сухого

Гомель, Республика Беларусь

e-mail: kurochka@gstu.by, olvaro@inbox.ru

**Аннотация**—В данной работе представлены функции формы для треугольного конечного элемента, используемого для определения прогибов тонких плит; получена матрица жесткости и проведен вычислительный эксперимент, показывающий возможность применения полученных функций формы.

**Ключевые слова:** метод конечных элементов; прогиб; треугольный конечный элемент

## ВВЕДЕНИЕ

Тонкие плиты являются одним из распространенных элементов конструкций и узлов. Для исследования их напряженно-деформированного состояния используют различные численные методы. Наибольшую популярность в настоящее время получил метод конечных элементов [1].

При конечноэлементном моделировании прогибов тонких плит используют гипотезы Кирхгофа [2, 3] и применяют прямоугольные четырехугольные элементы [1, 3]. Однако зачастую исследуемые тонкие плиты имеют достаточно сложную конфигурацию и (или) содержат сквозные круглые или овальные отверстия (неоднородности). Такие плиты затруднительно дискретизировать прямоугольными четырехугольными элементами. Поэтому является целесообразным применение треугольных конечных элементов, которые обеспечат необходимое качество дискретизации исследуемой тонкой плиты.

### I. ТРЕУГОЛЬНЫЙ КОНЕЧНЫЙ ЭЛЕМЕНТ ПРИ МОДЕЛИРОВАНИИ ПРОГИБОВ ТОНКИХ ПЛИТ

Воспользовавшись гипотезами Кирхгофа приходим к тому, что поверхность прогиба зависит только от  $x$ ,  $y$  и в каждом узле конечного элемента будем иметь по три степени свободы [3]:

$$\{g\}^T = \{w \quad \theta_x \quad \theta_y\}, \quad (1)$$

где  $w$  – перемещение вдоль оси  $OZ$ ,  $\theta_x$  – угол поворота относительно оси  $OX$ ,  $\theta_y$  – угол поворота

относительно оси  $OY$ , причем  $\theta_x = \frac{\partial w}{\partial y}$ ;  $\theta_y = \frac{\partial w}{\partial x}$ .

Таким образом, для данного элемента будем иметь девять степеней свободы, которым должны соответствовать функции формы. Направим координатные оси вдоль одной из сторон

треугольника и переместим начало координат в вершину при этой стороне, тогда функции формы примут вид:

$$\begin{aligned} w(x, y) &= \sum_{i=1}^3 N_i(x, y)w(x_i, y_i); \\ \theta_x(x, y) &= \sum_{i=1}^3 \frac{\partial N_i(x, y)}{\partial y} \theta_x(x_i, y_i); \\ \theta_y(x, y) &= \sum_{i=1}^3 \frac{\partial N_i(x, y)}{\partial x} \theta_y(x_i, y_i), \end{aligned} \quad (2)$$

где  $N_i(x, y)$  – функции формы конечного элемента;  $x_i, y_i$  – координаты узла конечного элемента;  $i = \overline{1,3}$ ;

$$\begin{aligned} N_1(x, y) &= \frac{1}{2x_2^2x_3y_3^3} \left( 2x_2^3x_3y_3^3 + 2x_2^3x_3y_3^3x + 2x_2^3x_3y_3^3y - \right. \\ &\quad \left. - (4x_2^2x_3y_3^3 + 6x_2x_3y_3^3)x^2 - 2x_2^2x_3y_3^3xy + \right. \\ &\quad \left. + (8x_2^2x_3^3y_3 - 5x_2^3x_3^2y_3 - 4x_2^3x_3y_3^2 - 6x_2^3x_3y_3 + \right. \\ &\quad \left. + 3x_2^2x_3^2y_3^2 - 3x_2x_3^4y_3 + 12x_2x_3^3y_3 - 6x_3^4y_3)y^2 + \right. \\ &\quad \left. + (2x_2x_3y_3^3 + 4x_3y_3^3)x^3 + (4x_2^3x_3^2 + 2x_2^3x_3y_3 + \right. \\ &\quad \left. + 4x_2^3x_3 - 8x_2^2x_3^3 - 2x_2^2x_3^2y_3 + 4x_2x_3^4 - 12x_2x_3^3 + \right. \\ &\quad \left. + 8x_3^4)y^3 + (4x_2^2x_3y_3 - x_2^2y_3 + x_2^2y_3^2 - 3x_2x_3^2y_3 + \right. \\ &\quad \left. + 6x_2x_3y_3 - 6x_3^2y_3)x^2y^2 \right); \end{aligned}$$

$$\begin{aligned} N_2(x, y) &= \frac{1}{2x_2^3x_3y_3^3} \left( (2x_2^2x_3y_3^3 - 6x_2x_3y_3^3)x^2 + \right. \\ &\quad \left. + (3x_2^2x_3^2y_3^2 - 4x_2^2x_3^3y_3 + 3x_2x_3^4y_3 + \right. \\ &\quad \left. + 12x_2x_3^3y_3 - 6x_3^4y_3)y^2 - 2x_2^2x_3y_3^3xy + \right. \\ &\quad \left. + (4x_3y_3^3 - 2x_2x_3y_3^3)x^3 + (4x_2^2x_3^3 - \right. \\ &\quad \left. - 2x_2^2x_3^2y_3 - 4x_2x_3^4 - 12x_2x_3^3 + 8x_3^4)y^3 + \right. \\ &\quad \left. + (6x_2x_3y_3 - 2x_2^2x_3y_3 + x_2^2y_3^2 + 3x_2x_3^2y_3 - \right. \\ &\quad \left. - 6x_3^2y_3)x^2y^2 \right); \end{aligned}$$

$$\begin{aligned} N_3(x, y) &= \frac{1}{2x_3y_3^3} \left( (6x_3y_3 - 2x_3y_3^2 - x_3^2y_3)y^2 + \right. \\ &\quad \left. + (2x_3y_3 - 4x_3)y^3 + y_3x^2y^2 \right). \end{aligned}$$

В случае произвольно ориентированного треугольника функции формы могут быть найдены с

помощью преобразования координат. Выбранная локальная система координат будет связываться с исходной декартовой системой соотношениями вида:

$$\{x^*\} = [\Xi]\{x\}, \quad (3)$$

где  $x^*$  – вектор локальных координат;  $x$  – вектор глобальных координат;  $[\Xi]$  – матрица координатных

преобразований: 
$$[\Xi] = \begin{bmatrix} \frac{x_2 - x_1}{l} & \frac{y_1 - y_2}{l} & -x_1 \\ \frac{y_2 - y_1}{l} & \frac{x_2 - x_1}{l} & -y_1 \\ 0 & 0 & 1 \end{bmatrix};$$

$$l = \sqrt{(x_2 - x_1)^2 + (y_2 - y_1)^2}.$$

## II. ПОСТРОЕНИЕ МАТРИЦЫ ЖЕСТКОСТИ ДЛЯ ТРЕУГОЛЬНОГО КОНЕЧНОГО ЭЛЕМЕНТА

Перепишем соотношения (2) в виде:

$$\{g\} = [N]\{g^e\}, \quad (4)$$

где  $\{g^e\}$  – вектор узловых перемещений.

На основании гипотез Кирхгофа [1], уравнений Коши [2] и соотношений (4) можно выразить деформации через узловые перемещения:

$$\{\varepsilon\} = \begin{Bmatrix} \varepsilon_x \\ \varepsilon_y \\ \tau_{xy} \end{Bmatrix} = \begin{Bmatrix} -z \frac{\partial \theta_y}{\partial x} \\ -z \frac{\partial \theta_x}{\partial y} \\ -2z \frac{\partial^2 \omega}{\partial x \partial y} \end{Bmatrix} = -z [Q] \{g^e\}, \quad (5)$$

где матрица  $[Q]$  связывает деформации элемента с узловыми перемещениями на основании формул Коши [2], причем порядок следования компонент выбирается аналогично, как и в соотношениях (4).

Воспользуемся законом Гука [2] и выразим напряжения через узловые перемещения:

$$\{\sigma\} = -z [E][Q]\{g^e\}. \quad (6)$$

На основании вариационного принципа возможных перемещений [1] и выражений (5) и (6) имеем:

$$\{\delta g^e\}^T \{R\} = \int_{S-\frac{h}{2}}^{\frac{h}{2}} z^2 \{\delta g^e\}^T [Q]^T [E][Q] \{g^e\} dz dS,$$

где  $\{R\}$  – вектор узловых усилий;  $S$  – область треугольного конечного элемента;  $h$  – толщина плиты; символ « $\delta$ » означает вариацию.

Учитывая, что интегральное выражение не зависит от перемещений, в конечном итоге получим основное уравнение метода конечных элементов:

$$\{R^e\} = [k]\{F^e\}, \quad (7)$$

где  $[k] = \frac{h^3}{12} \left( \int_S [Q]^T [E][Q] dS \right)$  – локальная матрица

жесткости. Интеграл в последнем выражении легко вычисляется точно.

## III. ЧИСЛЕННЫЙ ЭКСПЕРИМЕНТ С ИСПОЛЬЗОВАНИЕМ ПРЕДЛАГАЕМОГО ТРЕУГОЛЬНОГО КОНЕЧНОГО ЭЛЕМЕНТА

Для оценки точности решения, получаемого с помощью рассматриваемого конечного элемента, был проведен сравнительный анализ на примере нескольких модельных задач. Исследовалась прямоугольная тонкая пластинка размерами  $a \times b \times h$  с модулем упругости  $E$  и коэффициентом Пуассона  $\mu$ . Принималось, что пластинка свободно оперта по всему контуру или закреплена и находится под действием либо сосредоточенной поперечной силы  $P$ , либо равномерно распределенной нагрузки интенсивности  $q$ . Найденные значения прогибов сравнивались с известными точными решениями [2] и решением методом конечных элементов с помощью четырехугольных прямоугольных элементов [3]. В таблице приведены решения указанных задач, при этом размеры пластинки:  $a = 1.19$  м,  $b = 6$  м,  $h = 0.22$  м; модуль упругости  $E = 20 \cdot 10^3$  МПа; коэффициент Пуассона  $\mu = 0.2$ . Дискретизация пластинки прямоугольными конечными элементами проводилась на 16 элементов, треугольными элементами – на 32, при этом количество узлов и размерность матрицы жесткости была одинаковой.

ТАБЛ.1 ПРОГИБ В ЦЕНТРЕ ТОНКОЙ ПЛАСТИНКИ, СМ

Метод решения	Сосредоточенная сила $P=784.8$ кН		Равномерно распределенная нагрузка интенсивностью $q=0.6$ МПа	
	свободно опертая	закрепленная	свободно опертая	закрепленная
МКЭ (четыреугольные элементы)	0.09937	0.04183	0.08408	0.01586
МКЭ (треугольные элементы)	0.10199	0.04167	0.08451	0.01703
Точное решение [2]	0.10197	0.04359	0.08442	0.01692

- [1] Zienkiewicz, O.C. The finite element method. Vol. 1: the basis. Fifth edition / O.C. Zienkiewicz, R.L. Taylor. – Boston: Butterworth-Heinemann, 2000. – 694 p.
- [2] Горшков, А.Г. Теория упругости и пластичности: учеб. для вузов / А.Г. Горшков, Э.И. Старовойтов, Д.В. Тарлаковский. – М.: Физматлит, 2002. – 416 с.
- [3] Курочка, К.С. Математическое моделирование напряженно-деформированного состояния сложных систем неоднородных упругопластических дисперсных и сплошных твердых тел / К.С. Курочка // Информатика. – 2007. – №2(14). – С. 117–128.