

## К ВОПРОСУ О МОДЕЛИРОВАНИИ СТАТИЧЕСКОЙ ЖЕСТКОСТИ ШПИНДЕЛЯ СТАНКА

*Н.В.Захаров, проф.; В.Т.Акимов, \* доц.; Мельниченко А.А. \*,доц.; В.К.Науменко, \* доц.*

(\*Украинская инженерно-педагогическая академия, г.Харьков)

В качестве статической характеристики упругой технологической системы (станок, приспособление, инструмент, деталь) широкое распространение получило понятие жесткость - отношение составляющей усилия резания, направленной по нормали к обрабатываемой поверхности, к суммарной, отсчитываемой в том же направлении деформации системы, вызванной усилиями резания. Жесткость шпиндельного узла станка особенно влияет на точность и качество обработки [1].

Высокие требования к точности станков вызывают необходимость создания методов расчета жесткости шпинделя, учитывающих все его особенности (переменность сечения, линейные и угловые жесткости опор при любом их количестве и т.д.)

В данной работе показана методика определения перемещений шпинделя станка, основанная на методе конечных элементов (МКЭ) в сочетании с матричным методом начальных параметров (ММНП), учитывающая все ранее перечисленные особенности.

В качестве конечного элемента (КЭ) принят круглый стержень (в общем случае полый) с линейными и угловыми податливыми опорами на концах  $i-1$  и  $i$ , имеющий длину  $l_i$ , момент инерции поперечного сечения  $J_i$  от  $J$  отв, площадь сечения  $A$  -  $A_{отв}$ , где  $J_{отв}$  и  $A_{отв}$  соответственно осевой момент инерции и площадь отверстия. Материал элемента имеет модуль упругости  $I$ -го рода -  $E_i$ .

При расчете делается предположение, что станина, на которой крепится узел, обладает значительно большей жесткостью по сравнению со шпинделем и опорами [1]. Внешнюю заданную нагрузку рассматриваем как совокупность сосредоточенных сил и моментов, в промежутках между которыми напряженно-деформированное состояние (НДС) КЭ определяется однородным дифференциальным уравнением 4-го порядка [2]:

$$w_i^{IV}(\xi) = 0, \quad \xi = \frac{x}{l_i}, \quad (1)$$

где  $w_i(\xi)$ - линейное перемещение (прогиб)  $i$ -го КЭ;

$l_i$  - длина  $i$ -го КЭ.

Представим решение уравнения (1) в местной системе координат КЭ в виде

$$Z_i(\xi) = B_i(\xi) \cdot C, \quad (2)$$

где  $Z_i(\xi)$  - матрица -вектор статических и кинематических параметров в произвольном сечении  $\xi$   $i$ -го КЭ;

$B_i(\xi)$  - квадратная матрица 4-го порядка функций и их производных, соответствующих статическим и кинематическим параметрам;

$C$ -матрица-вектор произвольных постоянных.

При  $\xi=0$

$$Z_i(0) = B_i(0)C. \quad (3)$$

Для произвольного КЭ

$$Z_i(0) = Z_{i-1}. \quad (4)$$

Тогда

$$C = B_i^{-1}(0) \cdot Z_{i-1}. \quad (5)$$

С учетом (3)-(5) выражение (2) представим в виде

$$Z_i(\xi) = B_i(\xi) \cdot B_i^{-1}(0) \cdot Z_{i-1} \quad (6)$$

или окончательно

$$Z_i(\xi) = K_i(x) Z_{i-1}, \quad (7)$$

здесь

$$K_i(\xi) = B_i(\xi) \cdot B_i^{-1}(0), \quad (8)$$

где  $K_i(\xi)$  - матрица метода начальных параметров, так как  $K_i(\xi)=E$ ;

$E$  - единичная матрица 4-го порядка.

Формула (7) представляет решение уравнения (1) в матричной форме для  $i$ -го КЭ.

Таблица 1 - Элементы матрицы  $K_i(\xi)$

		$\Phi_1=1$	$\Phi_2 = \xi$	$\Phi_3 = \frac{\xi^2}{2}$	$\Phi_4 = \frac{\xi^3}{4}$
		$Z_0$			
		$w_0$	$\varphi_0$	$M_0$	$Q_0$
$Z(\xi)$	$w(\xi)$	$K_{ww}=1$	$K_{w\varphi} = \beta_i \cdot \Phi_2$	$K_{wi} = \frac{\beta_i^2}{\alpha_i \delta_i} \cdot \Phi_3$	$K_{wQ} = \frac{\beta_i^3}{\alpha_i^2 \delta_i} \cdot \Phi_4$
	$\varphi(\xi)$	$K_{\varphi w}=0$	$K_{\varphi\varphi}=1$	$K_{\varphi M} = \frac{\beta_i}{\alpha_i \delta_i} \cdot \Phi_2$	$K_{\varphi Q} = K_{wM}$
	$M(\xi)$	$K_{Mw}=0$	$K_{M\varphi}=0$	$K_{MM}=1$	$K_{MQ}=K_{wQ}$
	$Q(\xi)$	$K_{Qw}=0$	$K_{Q\varphi}=0$	$K_{QM}=0$	$K_{QQ}=1$

В таблице 1 для матрицы  $K_i(\xi)$  принято:

$$\alpha_i = \frac{J_i}{J_0}; \quad \beta_i = \frac{l_i}{L}; \quad \delta_i = \frac{E_i}{E_0},$$

где  $l_i, J_i$  - длина и осевой момент инерции  $i$ -го КЭ;

$J_0$  - осевой момент инерции любого КЭ;

$L$  - общая длина вала-шпинделя;

$E_i$  - модуль упругости 1-го рода материала  $i$ -го КЭ;

$E_0$  - модуль упругости 1-го рода материала любого КЭ;

$w_0, \varphi_0$  и  $Q_0, M_0$  - соответственно кинематические и статические начальные параметры любого КЭ;

$w(\xi), \varphi(\xi)$  и  $Q(\xi), M(\xi)$  - соответственно кинематические и статические параметры в произвольном сечении КЭ;

$Z(\xi)$  - матрица-вектор статистических и кинематических параметров в произвольном сечении КЭ;

$Z_0$  - матрица-вектор начальных параметров

Частное решение неоднородного уравнения при наличии сосредоточенных воздействий на  $i$ -й КЭ

$$Z_i(\xi) = K_i(\xi) \cdot Z_{i-1} + F_{Z_i}(\xi, \xi_{F_i}), \quad (9)$$

где  $F_{Z_i}(\xi, \xi_{F_i})$  - матрица-вектор внешних воздействий.

Для системы из  $n$  элементов на конце  $n$ -го КЭ

$$Z_n = \prod_{i=n}^{i=1} K_i \cdot Z_0 + \sum_{i=1}^n \left[ \prod_{j=1}^{i-1} K_j \right] \cdot F_{i,j}(\xi, \xi_{F_j}), \quad (10)$$

где  $\prod_{i=n}^{i=1} K_i$  - произведение  $n$  матриц справа налево.

Элементы матрицы  $K(1)$  показаны в табл.2, при этом принято:

$$\gamma_{R_{i-1}} = \frac{C_{R_{i-1}} \cdot L^3}{E_0 \cdot J_0}; \quad \gamma_{R_i} = \frac{C_{R_i} \cdot L^3}{E_0 \cdot J_0};$$

$$\gamma_{\varphi_{i-1}} = \frac{C_{\varphi_{i-1}} \cdot L}{E_0 \cdot J_0}; \quad \gamma_{\varphi_i} = \frac{C_{\varphi_i} \cdot L}{E_0 \cdot J_0},$$

где  $C_{R_{i-1}}, C_{R_i}$  - соответственно линейные жесткости на концах  $i-1$  и  $i$ -го КЭ;

$C_{\varphi_{i-1}}, C_{\varphi_i}$  - угловые жесткости на концах  $i-1$  и  $i$ -го КЭ.

Для определения параметров НДС шпинделя необходимо определить начальные параметры. Так как при любом количестве опор задача решается для КЭ со свободными краями на упругих опорах (линейных и угловых), то при  $\xi=0$   $M_0=Q_0=0$ . Тогда кинематические начальные параметры  $w_0$  и  $\varphi_0$  находятся из (10) на правом конце шпинделя. После этого параметры НДС для  $i$ -го КЭ легко определяются по параметрам на  $i-1$  конце на основании (9).

Таблица 2 – Элементы матрицы  $K_i(I)$

$K_i(I)=$	$K_{ww} - \gamma_{R_{i-1}} \cdot K_{wQ}$	$K_{w\varphi} - \gamma_{\varphi_{i-1}} \cdot K_{wM}$	$K_{wM}$	$K_{wQ}$
	$K_{\varphi M} - \gamma_{R_{i-1}} \cdot K_{\varphi Q}$	$K_{\varphi\varphi} - \gamma_{\varphi_{i-1}} \cdot K_{\varphi M}$	$K_{\varphi M}$	$K_{\varphi Q}$
	$K_{Mw} - \gamma_{R_{i-1}} \cdot K_{MQ}$ $\gamma_{\varphi_i} \cdot K_{\varphi w}$	$K_{M\varphi} - \gamma_{\varphi_{i-1}} \cdot K_{MM}$ $\gamma_{\varphi_i} \cdot K_{\varphi\varphi}$	$K_{MM} - \gamma_{R_i} \cdot K_{\varphi M}$	$K_{MQ} - \gamma_{\varphi_i} \cdot K_{\varphi Q}$
	$K_{Qw} - \gamma_{R_{i-1}} \cdot K_{QQ}$ $\gamma_{R_i} \cdot K_{ww}$	$K_{Q\varphi} - \gamma_{\varphi_{i-1}} \cdot K_{QM}$ $\gamma_{R_i} \cdot K_{w\varphi}$	$K_{QM} - \gamma_{R_i} \cdot K_{wM}$	$K_{QQ} - \gamma_{R_i} \cdot K_{wQ}$

Для решения задачи по предлагаемой методике разработана программа на языке Бейсик для ПЭМ “Искра”, проверенная на примерах, для которых известны результаты аналитического решения [2]. Результаты, полученные нами на ЭВМ, практически совпадают с известными, что свидетельствует о высокой точности предлагаемого метода.

Таким образом, предлагаемая методика определения перемещений шпинделя станка, основанная на МКЭ в сочетании с ММНП, с использованием ЭВМ дает полное решение задачи для принятой расчетной схемы шпинделя и достаточно надежный результат и рекомендуется для использования в практике инженерных расчетов.

## SUMMARY

*The method of determination of spindle transference was worked out based on the usage of the methods of final elements and a matrix method of elementary parameters.*

## СПИСОК ЛИТЕРАТУРЫ

1. Попов В.И., Локтев В.И. Динамика станков. - Киев: Техника, 1975. -134 с.
2. Писаренко Г.С. Соппротивление материалов. - Киев: Вища школа, 1986. - 775 с.