

УДК 624.074.4

# ОБ ОДНОМ СПОСОБЕ РАСЧЕТА НЕОДНОРОДНЫХ АНИЗОТРОПНЫХ ПОЛОГИХ ОБОЛОЧЕК С РАЗЛИЧНЫМИ ЗАКРЕПЛЕНИЯМИ НА КРАЯХ

к.т.н. Заврак Н.В., к.т.н. Малахова Н.А.

/г. Одесса, ОГАСА/

Несмотря на широкое применение на практике и большое разнообразие методов расчета неоднородных анизотропных пологих оболочек, встречаются существенные трудности при их практической реализации. Они определяются не только сложностью интегрирования системы трех дифференциальных уравнений с переменными коэффициентами, но и сложностью удовлетворения сопутствующих им граничных условий. Очень редко при решении практических задач такой расчет может быть проведен в аналитическом виде. Целесообразно, а иногда и единственно возможно использовать современные численные методы. Наиболее простым из них является метод конечных разностей /МКР/. Причем, при использовании этого метода оказывается, что решение может быть найдено с достаточной степенью точности в одних случаях опорного закрепления, например шарнирно-подвижного, - на простой и достаточно редкой сетке, в других же, например - жестком заземлении, - только на сложной или весьма густой сетке, что делает соответствующий расчет очень трудоемким даже при использовании современной вычислительной техники.

Для ослабления указанного недостатка целесообразно строить численное решение так, чтобы в сложных случаях опорного закрепления и загрузки решение искалось не непосредственно, а в виде поправок к известному решению для простых случаев опорного закрепления и загрузки, при разыскании которых могут быть использованы аналитические способы или МКР с редкой сеткой. Такая методика расчета хотя и несколько усложняет нахождение искомого решения для сложных случаев закрепления, так как его приходится осуществлять в два шага, тем не менее в конечном счете оказывается более эффективной, поскольку позволяет находить составные части искомого решения с применением аналитических соотношений или сравнительно простых по структуре и небольшим по числу систем конечно-разностных уравнений.

Изложим методику расчета, реализующую сформулированную идею и результаты ее использования проиллюстрируем на примере.

Задача расчета неоднородной анизотропной прямоугольной полой оболочки с произвольным закреплением на контуре может быть записана

в следующем общем виде:

$$\bar{L}[\bar{q}]|_{\Omega} = \bar{f}, \quad \bar{R}_i[\bar{q}]|_{S_i^R} = \bar{Q}_i, \quad \bar{\Gamma}_i[\bar{q}]|_{S_i^{\Gamma}} = \bar{\delta}_i \quad /1/$$

где  $i=1,2; j=1,2,3/$

$$\bar{L}[\bar{q}] = \begin{bmatrix} AC(A\bar{u} + k\omega) \\ k' C(A\bar{u} + k\omega) - B' D B \omega \end{bmatrix}, \quad \bar{R}_i[\bar{q}] = [R_{ij}], \quad \bar{\Gamma}_i[\bar{q}] = [\Gamma_{ij}], \quad /2/$$

$\Omega$  - прямоугольная область, на которую опирается оболочка;  $S$  - ограничивающие эту область прямолинейные части контура;  $\bar{f}$  - вектор нагрузок;  $\bar{Q}_i$  и  $\bar{\delta}_i$  - векторы заданных на участках  $[S_{ij}^R] = S_i^R$  и  $[S_{ij}^{\Gamma}] = S_i^{\Gamma}$  ( $S_{ij}^R < S, S_{ij}^{\Gamma} = S - S_{ij}^R$ ) контура значений угла поворота, перемещений, изгибных и цепных усилий;  $\bar{q}' = [\bar{u}' \omega]$ ,  $\bar{u}' = [u \ v]$  - векторы перемещений точек срединной поверхности оболочки;  $C$  и  $D$  - цепная и изгибная матрицы ее жесткости, элементы которых считаются далее произвольными функциями координат  $x$  и  $y$ . Кроме того

$$A = \begin{bmatrix} \frac{\partial}{\partial x} & 0 \\ 0 & \frac{\partial}{\partial y} \\ \frac{\partial}{\partial y} & \frac{\partial}{\partial x} \end{bmatrix}, \quad \vec{k} = \begin{bmatrix} k_x \\ k_y \\ k_{xy} \end{bmatrix}, \quad \vec{B} = \begin{bmatrix} \frac{\partial^2}{\partial x^2} \\ \frac{\partial^2}{\partial y^2} \\ 2 \frac{\partial^2}{\partial x \partial y} \end{bmatrix}$$

и далее

$$R_{11} = R_{12} = \Gamma_{11} = \Gamma_{12} = 0, \quad R_{23} = \omega \quad \text{и} \quad \Gamma_{22} = S \quad \text{при} \quad x = \pm a \quad \text{и} \quad y = \pm b$$

$$R_{13} = \begin{cases} + \frac{\partial \omega}{\partial x} \\ - \frac{\partial \omega}{\partial y} \end{cases}, \quad \Gamma_{23} = \begin{cases} Q_x + \frac{\partial H}{\partial y} & \text{при } x = \pm a \\ Q_y + \frac{\partial H}{\partial x} & \text{при } y = \pm b \end{cases}$$

$$R_{21} = \begin{bmatrix} \pm u \\ \pm v \end{bmatrix}, \quad R_{22} = \begin{bmatrix} \pm v \\ \pm u \end{bmatrix}, \quad \Gamma_{13} = \begin{bmatrix} M_x \\ M_y \end{bmatrix}, \quad \Gamma_{21} = \begin{cases} T_x & \text{при } x = \pm a \\ T_y & \text{при } y = \pm b \end{cases}$$

Здесь штрих при матрицах обозначает их транспонирование. Рассматривая различные комбинации возможных значений элементов  $S_i^R$  и  $S_i^{\Gamma}$ , из /2/ можно легко получить краевые задачи, описывающие состояние рассматриваемой оболочки при всех без исключения способах закрепления и нагружения ее края.

Предположим, что ищется решение задачи /I/, причем известно решение соответствующей "жесткой" задачи

$$\vec{L}[\vec{z}]|_{\Omega} = \vec{f}, \quad \vec{R}_i[\vec{z}]|_{\vec{S}_i^R} = \vec{\rho}_i. \quad /3/$$

В работе [I] показано, что между решениями /I/ и /3/ имеет место зависимость

$$\vec{q}(p) = \vec{z}(p) + \tau'(p) F^{-1} \left\{ \int_{\Omega} \tau \vec{f} d\omega - \sum_{i=1}^2 \left[ \int_{\vec{S}_i^R} \tau_i^R \vec{\rho}_i ds - \int_{\vec{S}_i^L} \tau_i^L \vec{r}_i ds \right] \right\}, \quad /4/$$

где  $F = \|F_{mn}\|_{m,n=1,2}$ ,  $\tau_i^L = \|\Gamma_{ij}^L\|_{j=1,2,3}$ ,  $\tau_i^R = \|\bar{R}_{ij}\|_{j=1,2,3}$ , причем  $F_{mn} = \|F_{mn}^{k\ell}\|_{k,\ell=1,2,\dots}$ ,  $\vec{\Gamma}_{ij} = [\Gamma_{ij}^k]_{k=1,2,\dots}$ ,  $\vec{R}_{ij} = [R_{ij}^k]_{k=1,2,\dots}$  суть матрицы - блоки, элементы которых вычисляются по формулам

$$\begin{aligned} F_{11}^{k\ell} &= (A\phi_k)' C A \phi_{\ell}, & F_{12}^{k\ell} &= (A\phi_k)' C \bar{k} \chi_{\ell}, & F_{21}^{k\ell} &= (\bar{k} \chi_k)' C A \phi_{\ell}, \\ F_{22}^{k\ell} &= (\bar{k} \chi_k)' C \bar{k} \chi_{\ell} - (\bar{B} \chi_k)' D \bar{B} \chi_{\ell}, & R_{11}^k &= R_{12}^k = \Gamma_{11}^k = \Gamma_{12}^k = 0, \\ R_{13}^k &= R_{13}(\chi_k), & R_{21}^k &= R_{21}(\varphi_k), & R_{22}^k &= R_{22}(\varphi_k), & R_{23}^k &= R_{23}(\chi_k), \\ \Gamma_{13}^k &= \Gamma_{13}(\chi_k), & \Gamma_{21}^k &= \Gamma_{21}(\bar{\xi}_k), & \Gamma_{22}^k &= \Gamma_{22}(\bar{\xi}_k), & \Gamma_{23}^k &= \Gamma_{23}(\chi_k), \end{aligned} \quad /5/$$

далее  $\Phi_k = \|\varphi_k \psi_k\|$ , а матрица  $\tau$  имеет вид

$$\tau = \begin{vmatrix} \vec{\varphi} & 0 & 0 \\ 0 & \vec{\psi} & 0 \\ 0 & 0 & \vec{\chi} \end{vmatrix} \quad /6/$$

Здесь  $\vec{\varphi} = [\varphi_j]_{j=1,2,\dots}$ ,  $\vec{\psi} = [\psi_j]_{j=1,2,\dots}$ ,  $\vec{\chi} = [\chi_j]_{j=1,2,\dots}$ . Последние должны быть линейно независимыми и удовлетворять условиям

$$\vec{L}(\vec{\xi}_j)|_{\Omega} = 0, \quad \vec{R}_i(\vec{\xi}_j)|_{\vec{S}_i^R} = 0, \quad \vec{\xi}_j = [\vec{\varphi}_j \chi_j], \quad \vec{\varphi}_j = [\varphi_j \psi_j] \quad /7/$$

Для определения численных результатов была составлена программа на языке ФОРТРАН.

В качестве примера /рис. 1/ рассмотрим пологую оболочку на прямоугольном плане, равномерно защемленную двумя противоположными кром-

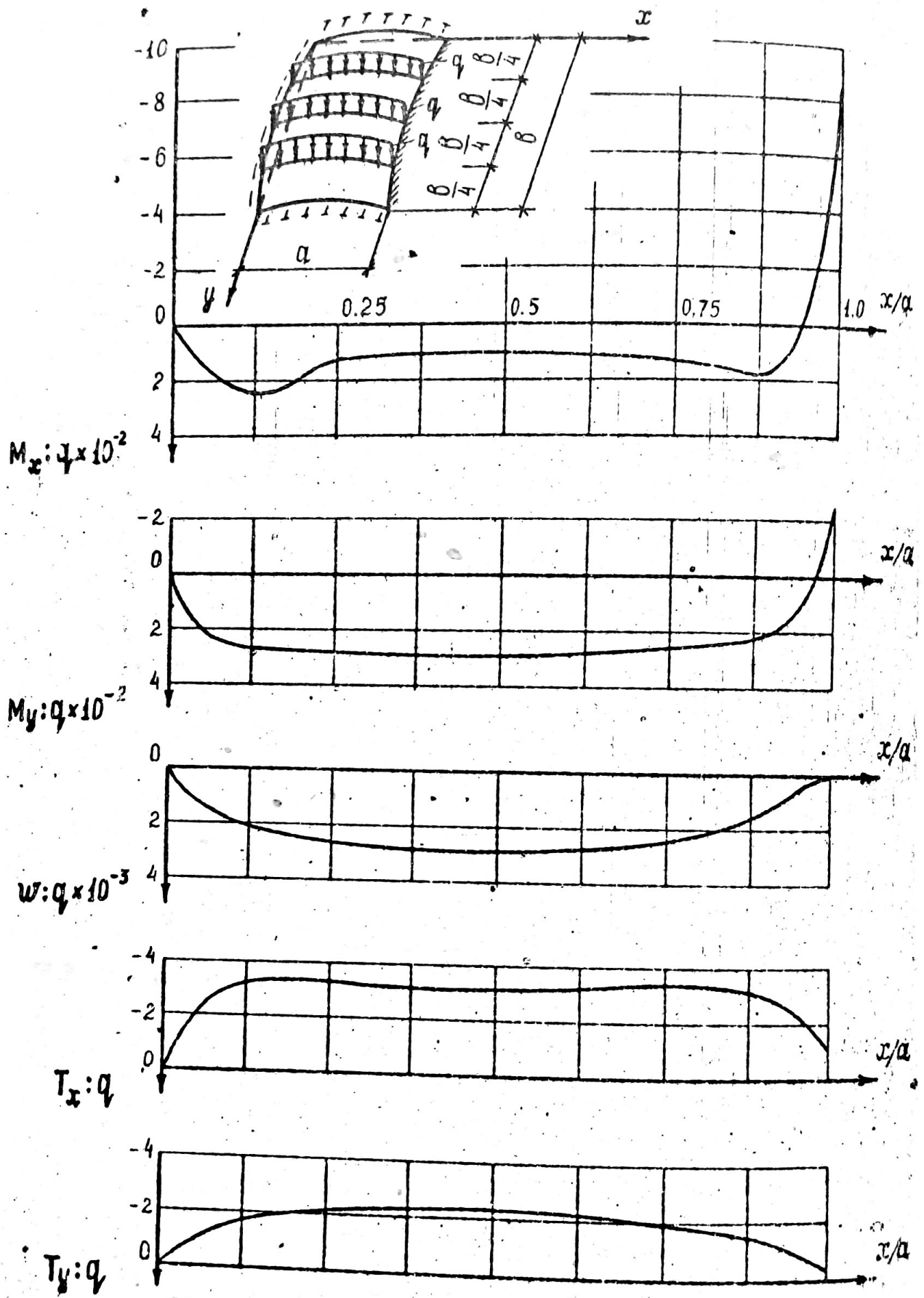
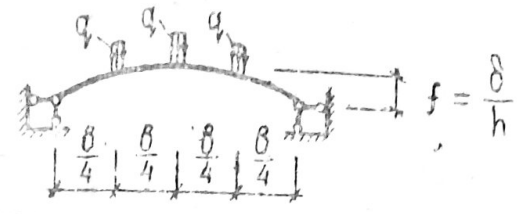
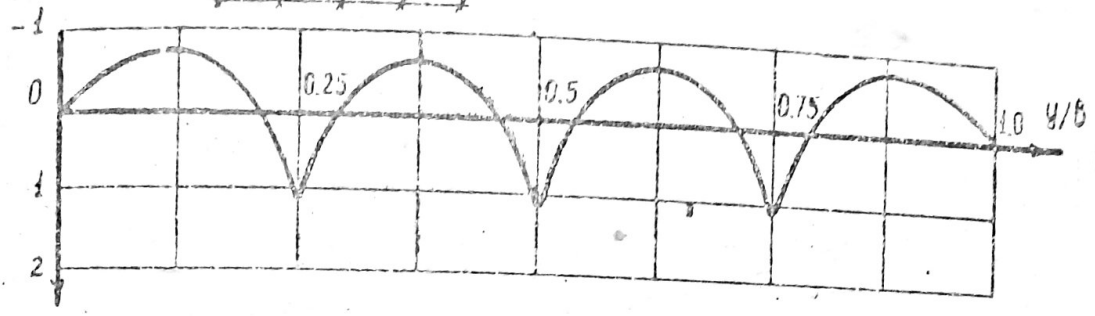


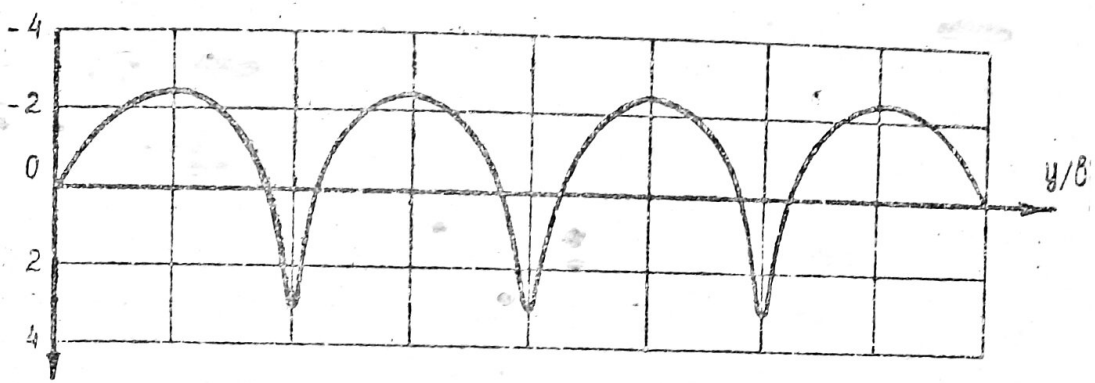
Рис. I. Прогиб и усилия в оболочке вдоль сечения  $y = b/2$



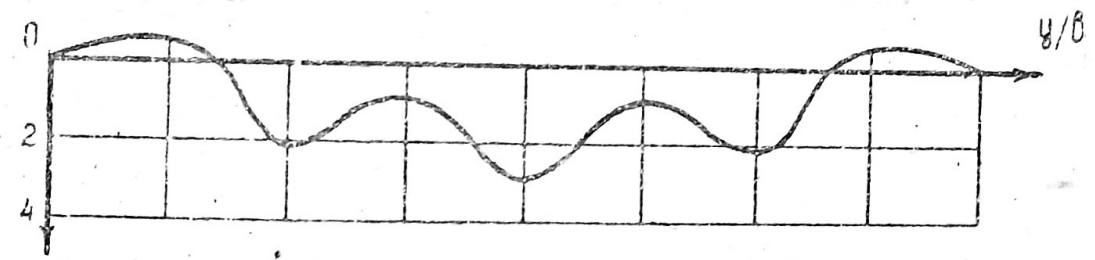
$M_x: q \times 10^{-2}$



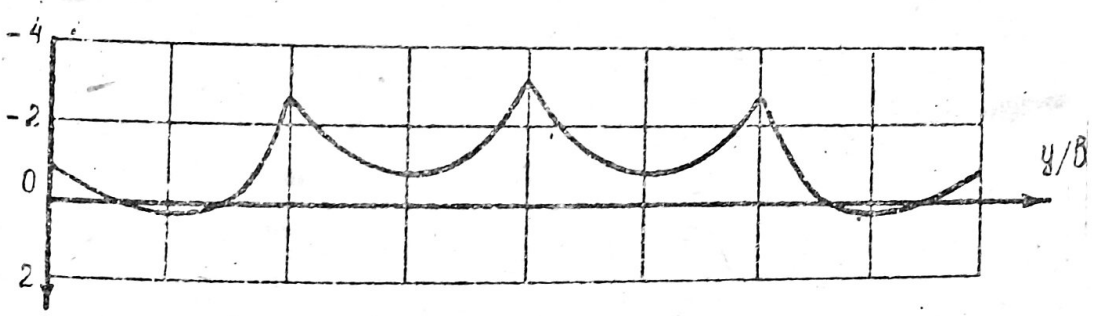
$M_y: q \times 10^{-2}$



$w: q \times 10^{-3}$



$T_x: q$



$T_y: q$

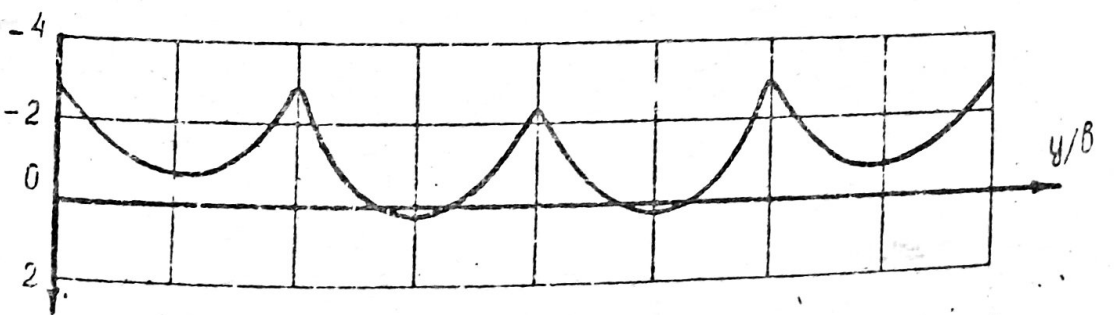


Рис. 2. Прогиб и усилия в оболочке вдоль сечения  $x = a/2$

ками, свободно опертой третьей и жестко закрепленной четвертой кромкой с соотношением сторон  $b : a = 1,25$ , толщина оболочки увеличивалась от  $1/8$  пролета и  $7/8$  пролета к опорам /свободно опертой и жестко закрепленной/ в два раза. При этом нагрузка принималась равномерно распределенной вдоль оси симметрии и вдоль осей, проходящих в  $1/4$  и  $3/4$  пролета относительно шарнирно закрепленных кромок; соотношение подъемности  $\delta / h = 2,0$ ; толщина оболочки в средней части  $h = 10$  см; размеры в плане  $b = 30$  м,  $a = 24$  м. Счет производился при  $\nu = 0,3$ . В задаче вначале осуществлялся переход от шарнирного закрепления к жесткому защемлению /вдоль всей границы оболочки/, а затем от жесткого защемления к комбинированному закреплению, при котором две кромки оболочки  $u = 0$  и  $u = b$  /закреплены шарнирно, кромка  $x = 0$ / свободно оперта, кромка  $x = a$  / жестко закреплена.

На рис. 1 и 2 приведены результаты вычисления прогибов, изгибающих моментов и нормальных усилий вдоль сечения  $y = b/2$  и  $x = a/2$ .

С п и с о к л и т е р а т у р ы

И. Слезингер И.Н., Заврак Н.В. Расчет неоднородных анизотропных пологих оболочек на прямоугольном плане с различными условиями на краях // Изв. вузов. Стр-во и архит. -1988. -№ 4. -С.28-32