УДК 539.384

# ИЗГИБ ПРЯМОУГОЛЬНОЙ КОНСОЛЬНОЙ ПЛАСТИНЫ С УЧЁТОМ ДЕФОРМАЦИИ ПОПЕРЕЧНОГО СДВИГА

### © 2008 М. В. Сухотерин

#### Санкт-Петербургский государственный университет водных коммуникаций

Предложен итерационный метод суперпозиции исправляющих функций для начального приближения в виде гиперболо-тригонометрических рядов по двум координатам, которые по мере наложения взаимно компенсируют порождаемые ими невязки в граничных условиях. Невязки убывают с ростом числа итераций, и решение можно получить с любой степенью точности. Приведены численные результаты расчетов прогибов и изгибающих моментов консольной пластины Рейсснера под действием равномерной нагрузки. Дается сравнение с классической теорией.

Прямоугольная консольная пластина Рейсснера, изгиб, итерационный метод, ряды Фурье, точное решение

Уточнённая теория пластин Э. Рейсснера [1], в отличие от классической (теории Кирхгоффа) [2], учитывает влияние деформации поперечного сдвига на изгиб. Это влияние может заметно сказываться на напряженном состоянии вблизи контура пластины и точек приложения сосредоточенных сил, а также на величине прогиба.

Проблема изгиба прямоугольной консольной пластинки Рейсснера является наименее изученной вследствие сложности краевой задачи. Какие-либо результаты её решения неизвестны.

Цель работы – построение итерационного процесса, реализация которого на ЭВМ позволяет получить решение задачи с любой точностью, а также сравнение численных результатов уточнённой теории и классической.

За основу принят метод суперпозиции, высказанный в [2] и реализованный на конкретных задачах в работах [3,4,5]. В данной задаче поочередно накладываются две функции прогибов и напряжений, которые в ходе итерационного процесса взаимно компенсируют порождаемые ими невязки в исходных граничных условиях. При этом все невязки уменьшаются, и решение приближается к точному решению задачи.

Рассмотрим прямоугольную консольную пластинку  $-\gamma/2 \le x \le \gamma/2, \ 0 \le y \le 1$  (край y = 0 защемлён, остальные - свободные) постоянной толщины *h*, нагруженную по повер-

хности z = h/2 равномерно распределённой поперечной нагрузкой интенсивности q.

Задача изгиба такой пластинки, согласно Э. Рейсснеру [2], описывается двумя фундаментальными уравнениями

$$\nabla^2 \nabla^2 w = -1, \, \mathbf{y} - \mathbf{a} \,\nabla^2 \mathbf{y} = 0 \tag{1}$$

и граничными условиями

$$w = 0, j_{y} = 0, j_{y} = 0$$
 на грани  $y = 0;$  (2)

$$M_{y} = 0, Q_{y} = 0, H_{y} = 0$$
 на грани  $y = 1;$  (3)

$$M_x = 0, Q_x = 0, H_{xy} = 0$$
 на гранях  $x = \pm \gamma/2.(4)$ 

Здесь координаты точек пластины отнесены к размеру *b* пластины; прогиб w(x,y)отнесён к величине  $qb^4/D$ ; функция напряжений y(x,y) – к величине  $qb^2$ ; D – цилиндрическая жесткость;  $\gamma = a/b$ ; a – размер пластины по оси x;  $a = h^2/10$ ;  $\nabla^2$  – двумерный оператор Лапласа; углы поворота элементов  $j_x, j_y$ , моменты  $M_x, M_y, H_{xy}$  и перерезывающие силы  $Q_x$ ,  $Q_y$  определяются формулами

$$\mathbf{j}_{x} = (w + \mathbf{a}_{1} \nabla^{2} w)'_{x} - \mathbf{a}_{1} \mathbf{y}'_{y} ,$$

 $\mathbf{j}_{y} = (w + \mathbf{a}_{1} \nabla^{2} w)'_{y} + \mathbf{a}_{1} \mathbf{y}'_{x} ,$ 

$$M_{x} = -(w_{xx}'' + n w_{yy}'' + a_{2} (\nabla^{2} w)_{xx}'') + a_{2} y_{xy}'' + a_{3},$$

$$M_{y} = -(w_{yy}'' + n w_{xx}'' + a_{2} (\nabla^{2} w)_{yy}'') - a_{2} y_{xy}'' + a_{3},$$

$$Q_x = -(\nabla^2 w)'_x + y'_y, \ Q_y = -(\nabla^2 w)'_y - y'_x,$$

$$H_{xy} = (1-n)w_{xy}'' + a_2(\nabla^2 w)_{xy}'' - a(y_{yy}'' - y_{xx}''),$$
(5)

где n – коэффициент Пуассона,  $\alpha_1 = \frac{2}{1-\nu} \alpha$ ,

$$a_2 = 2a$$
,  $a_3 = \frac{n}{1-n}a$ .

Прогиб пластины *w* и функцию напряжений *y* разыскиваем в следующем виде:

$$w(x, y) = w_0(x, y) + \sum_{n=1}^{\infty} [w_{1n}(x, y) + w_{2n}(x, y)].$$
(6)

$$\mathbf{y}(x, y) = \sum_{n=1}^{\infty} [\mathbf{y}_{1n}(x, y) + \mathbf{y}_{2n}(x, y)], \qquad (7)$$

где

$$w_0(x, y) = -\frac{1}{24} [y^4 - 4y^3 + 6(1 - 2a_4)y^2 + 24a_1y]$$
(8)

есть частное решение первого уравнения (1);

$$w_{1n} = \sum_{k=1,3,\dots}^{\infty} (A_{kn} ch l_k x + B_{kn} x sh l_k x) \frac{\sin l_k y}{ch l_k^*}, \quad (9)$$

$$w_{2n} = -P_n y + \sum_{s=1}^{\infty} \frac{(-1)^s}{chm_s} [C_{sn} shm_s (y-1) + D_{sn} chm_s (y-1) + (y-1)(E_{sn} chm_s (y-1) + F_{sn} shm_s (y-1))] \cos m_s x, \qquad (10)$$

$$y_{1n} = \sum_{k=1,3,...}^{\infty} G_{kn} \frac{shb_k x}{shb_k^*} \cos l_k y, \qquad (11)$$

$$y_{2n} = \sum_{s=1}^{\infty} \frac{(-1)^s}{shx_s} [R_{sn}shx_s(y-1) +$$

$$+L_{sn}ch\mathbf{x}_{s}(y-1)]\sin \mathbf{m}_{s}x.$$
(12)

Здесь

$$A_{kn}$$
,  $B_{kn}$ ,  $P_n$ ,  $C_{sn}$ ,  $D_{sn}$ ,  $E_{sn}$ ,  $F_{sn}$ ,  $G_{kn}$ ,  $R_{sn}$ ,  $L_{sn}$   
– неопределённые коэффициенты;  $I_k = \frac{kp}{2}$ ,

$$m_{s} = \frac{2ps}{g}, \ b_{k} = \sqrt{1/a + l_{k}^{2}}, \ x_{s} = \sqrt{1/a + m_{s}^{2}},$$
$$a_{4} = a_{2} + a_{3}, \ l_{k}^{*} = l_{k}g/2, \ b_{k}^{*} = b_{k}g/2.$$

Функции  $w_{1n}$ ,  $w_{1n}$  являются бигармоническими; функции  $y_{1n}$ ,  $y_{2n}$  удовлетворяют второму уравнению (1). Функции  $w_{1n}$ ,  $y_{1n}$  «автоматически» удовлетворяют первым двум граничным условиям (2) и последним двум условиям (3); функции  $w_{2n}$ ,  $y_{2n}$  – последним двум условиям (4).

Начальный компонент  $w_0$  (8) удовлетворяет всем граничным условиям, кроме первого условия (4). Невязка по изгибающему моменту от  $w_0$  после разложения в ряд Фурье по синусам

$$M_{x_0}|_{x=\frac{g}{2}} = n[\frac{(y-1)^2}{2} - a] = \sum_{k=1,3,\dots}^{\infty} b_{k_0} \sin I_k y, \quad (13)$$

где

$$b_{k_0} = \frac{n}{l_k} (1 - \frac{2}{l_k^2} - a_2), \qquad (14)$$

используется для определения коэффициентов рядов (9), (11) при удовлетворении граничным условия (4). Коэффициенты этих рядов примут вид:

$$B_{k1} = \frac{b_{k_0} / I_k}{3 + n - (1 - n) \frac{2I_k^*}{sh2I_k^*} + 4aI_k (I_k - b_k \frac{thI_k^*}{thb_k^*})},$$

$$A_{k1} = \frac{1}{I_k} \left( \frac{1+n}{1-n} - I_k^* cth I_k^* \right) B_{k1} , \qquad (15)$$

$$G_{k1} = -2I_k th I_k^* B_{k1}.$$

Невязки выполнения граничных условий на кромках y = const от компонентов  $w_{11}$ 

и  $y_{11}$  после разложения в ряд Фурье по косинусам (и перестановки знаков суммирования)

$$j_{y}|_{y=0} = \sum_{k=1,3,\dots}^{\infty} [A_{k1}I_{k}\frac{chI_{k}x}{chI_{k}^{*}} + \frac{B_{k1}}{chI_{k}^{*}}(I_{k}xshI_{k}x + 2a_{1}I_{k}^{2}chI_{k}x) + G_{k1}a_{1}b_{k}\frac{chb_{k}x}{shb_{k}^{*}}] =$$
$$= P_{1} + \sum_{s=1}^{\infty} (-1)^{s}a_{s1}\cos m_{s}x ,$$

$$M_{y}|_{y=1} = -\sum_{k=1,3,\dots}^{\infty} (-1)^{\tilde{k}} I_{k} \{(1-n)A_{k1}I_{k} \frac{chI_{k}x}{chI_{k}^{*}} + \frac{B_{k1}}{chI_{k}^{*}} [(1-n)I_{k}xshI_{k}x + 2(a_{2}I_{k}^{2} - n)chI_{k}x] + G_{k1}a_{2}b_{k}\frac{chb_{k}x}{shb_{k}^{*}} \} = \sum_{s=1}^{\infty} (-1)^{s}t_{s1}\cos m_{s}x ,$$

где

$$P_{1} = \frac{4n / g}{(1-n)} \sum_{k=1,3,\dots}^{\infty} \frac{B_{k1} t h l_{k}^{*}}{l_{k}}, \ \tilde{k} = \frac{k+1}{2},$$

$$a_{s1} = \frac{8/g}{(1-n)} \sum_{k=1,3,\dots}^{\infty} \left(\frac{m_s^2 + nl_k^2}{l_k^2 + m_s^2} - \frac{2m_s^2}{b_k^2 + m_s^2}\right) \frac{l_k B_{k1} t h l_k^*}{l_k^2 + m_s^2},$$

$$t_{s1} = \frac{8m_s^2}{g} \sum_{k=1,3,\dots}^{\infty} (-1)^{\tilde{k}} (\frac{2}{b_k^2 + m_s^2} - \frac{1-n}{l_k^2 + m_s^2}) \frac{l_k^2 B_{k1} th l_k^*}{l_k^2 + m_s^2},$$

используются для определения коэффициентов  $C_{s1}$ ,  $D_{s1}$ ,  $E_{s1}$ ,  $F_{s1}$ ,  $R_{s1}$ ,  $L_{s1}$  функций  $w_{21}$  (10) и  $y_{21}$  (12) при удовлетворении граничным условиям (2), (3).

Эти коэффициенты имеют вид:

$$C_{s1} = \frac{1+n}{m_s d_s} \{ [1 + (\frac{1}{2m_s} + \frac{2am_s^2}{1-n}e_s)sh2m_s]t_{s1} + \frac{2am_s^2}{1-n}e_s \} + \frac{2m_s^2}{1-n}e_s + \frac{2m_s^2}{1-n}$$

$$+[h_s shm_s + 4am_s^2 t_s chm_s]a_{s1}\}chm_s,$$

$$D_{s1} = \frac{1+n}{m_s d_s} \left( \left\{ \frac{sh^2 m_s}{m_s} + \frac{1-n}{1+n} m_s + \frac{4am_s^2}{1-n} \left[ e_s sh^2 m_s + \frac{1-n}{1+n} \right] \right) \right)$$

$$+\frac{1-n}{1+n}(\frac{shm_{s}}{shx_{s}}-\frac{m_{s}}{x_{s}})]t_{s1}+\{-2s_{s}+4am_{s}^{2}\times\\\times[t_{s}(1+\frac{1-n}{1+n}\frac{2m_{s}}{sh2m_{s}})+\frac{1-n}{1+n}q_{s}]t_{s}hm_{s}\cdot a_{s1})chm_{s},$$

$$E_{s1} = \frac{1-n}{1+n} m_s C_{s1}, \quad F_{s1} = s_s C_{s1} - D_{s1} cth m_s,$$

$$R_{s1} = \frac{1}{2ax_s} \{ \frac{chm_s}{m_s} t_{s1} - (h_s - 4am_s^2 cthm_s) D_{s1} - 2(1 + 2am_s^2) s_s C_{s1} \} \frac{shx_s}{chm_s},$$

$$L_{s1} = -2\frac{1-n}{1+n} m_s^2 \frac{shx_s}{chm_s} C_{s1},$$

где

$$d_{s} = (3+n)(1-n)sh^{2}m_{s} + (1-n)^{2}m_{s}^{2} + 4 - -16am_{s}^{2}[\{(\frac{3+n}{4}\frac{m_{s}}{x_{s}} + \frac{1-n}{4}\frac{x_{s}}{m_{s}}) \times \\ \times thx_{s}cthm_{s} - 1 + am_{s}^{2}(g_{s}cthm_{s} - 2)\}sh^{2}m_{s} + + (1+2am_{s}^{2})t_{s} + \frac{1-n}{4}m_{s}(g_{s} - 2\frac{shm_{s}}{chx_{s}})],$$

$$\boldsymbol{e}_{s} = \left(\frac{1}{\boldsymbol{m}_{s}} - \frac{1}{\boldsymbol{x}_{s}} th\boldsymbol{x}_{s} cth\boldsymbol{m}_{s}\right), \boldsymbol{h}_{s} = (1-n)\boldsymbol{m}_{s} - 2cth\boldsymbol{m}_{s},$$

$$t_s = \frac{chm_s}{chx_s} - 1$$
,  $q_s = x_s thx_s - m_s thm_s$ ,

$$\boldsymbol{S}_{s} = 1 + \frac{1-n}{1+n} \boldsymbol{m}_{s} cth \boldsymbol{m}_{s} , \ \boldsymbol{g}_{s} = (\frac{\boldsymbol{m}_{s}}{\boldsymbol{X}_{s}} + \frac{\boldsymbol{X}_{s}}{\boldsymbol{m}_{s}})th\boldsymbol{X}_{s}.$$

После функций  $w_{21}$  и  $y_{21}$ , так же, как и после  $w_0$ , остается невязка по изгибающему моменту на кромках x = const:

$$M_{x}|_{x=\frac{g}{2}} = \sum_{s=1}^{\infty} m_{s} \{ [(1-n)m_{s}C_{s1} + p_{s}E_{s1}] \frac{shm_{s}(y-1)}{chm_{s}} + \frac{shm_{s}(y-1)}{chm_{s}} +$$

$$+\frac{1}{chm_{s}}([(1-n)m_{s}D_{s1}+p_{s}F_{s1}]chm_{s}(y-1)+(1-n)\times$$

$$\times m_{s}(y-1)[E_{s1}chm_{s}(y-1)+F_{s1}shm_{s}(y-1)])+$$

$$+\frac{a_{2}X_{s}}{shx_{s}}[R_{s1}chx_{s}(y-1)+L_{s1}shx_{s}(y-1)]\},$$

где  $p_s = 2(am_s^2 - n)$ , которая после разложения в ряд Фурье по синусам

$$M_{x}|_{x=\frac{g}{2}} = \sum_{k=1,3,\dots}^{\infty} b_{k1} \sin l_{k} y,$$

где

$$b_{k1} = 4I_k \sum_{s=1}^{\infty} \frac{1}{d_s (I_k^2 + m_s^2)} ((-1)^{\tilde{k}} I_k m_s^2 (\frac{2(1-n)}{I_k^2 + x_s^2} - \frac{(1-n)^2}{I_k^2 + m_s^2}) [(1 + \frac{sh2m_s}{2m_s} + \frac{2am_s^2}{1-n}e_s sh2m_s)t_{s1} + (h_s shm_s + 4am_s^2 t_s chm_s)a_{s1}] +$$

+
$$(\frac{2m_s^2}{l_k^2 + x_s^2} - \frac{m_s^2 + nl_k^2}{l_k^2 + m_s^2})\{-(h_s shm_s +$$

 $+4am_{s}^{2}t_{s}chm_{s})t_{s1} + [(3+n)(1-n)m_{s}shm_{s}chm_{s} + (1-n)^{2}m_{s}^{2} - 4am_{s}^{2}(1-n)q_{s}ch^{2}m_{s}]a_{s1}\}),$ 

вновь используются для отыскания коэффициентов  $A_{k2}$ ,  $B_{k2}$ ,  $G_{k2}$  рядов  $w_{12}$ ,  $y_{12}$ .

И далее описанный выше процесс повторяется.

Анализ показывает, что коэффициенты  $A_{kn}, B_{kn}$  ряда (9) имеют порядок  $0(1/k^2)$  при n=1 и  $0(\ln k/k^2)$  при n>1; коэффициенты  $G_{kn}$  ряда (11) – 0(1/k) и  $0(\ln k/k)$  соответственно. Ряд (9)

сходится не хуже, чем ряд  $\sum_{k=1}^{\infty} \frac{\ln k}{k^3}$ . Ряд (11) для функции напряжений сходится равномерно всюду, исключая концы заделанного сечения (где он расходится); то же самое относится к функциональному ряду  $M_y |_{y=0}$ , представляющему выражение изгибающего момента  $M_y$  в заделанном сечении пластины. Это означает, что на концах заделанного сечения имеют место «пики» напряжений, которые обусловлены резкой сменой граничных условий в этих точках.

Так как в ходе итерационного процесса невязки выполнения граничных условий должны убывать по абсолютной величине, то условие сходимости метода можно записать так:  $\lim_{n\to\infty} (b_{kn}, a_{sn}, t_{sn}) = 0$ . В силу линейной связи этих величин между собой и с коэффициентами  $A_{kn}, B_{kn}, G_{kn}, \dots$  это условие равносильно, например, условию:  $\lim_{n\to\infty} B_{kn} = 0$ .

В свою очередь, коэффициенты  $B_{kn}$  линейно зависят от совокупности коэффициентов  $B_{kn-1}$  предыдущей итерации, т.е. имеет место однородная бесконечная система линейных алгебраических уравнений вида

$$B_{kn} = \sum_{i=1,3,\dots}^{\infty} c_{ki} B_{in-1}$$
 (k=1, 3, ...), где  $c_{ki}$  – коэф-

фициенты системы.

Исследования показывают, что эта сис-

тема является регулярной, т.е. 
$$\sum_{i=1,3,\dots}^{\infty} |c_{ki}| < 1$$
, а

это означает, что данный итерационный процесс сходится к точному решению задачи.

В качестве примеров получены численные результаты на ЭВМ для пластин с различным отношением сторон  $\gamma = 1/4$ , 1/2, 1, 2,

4 и различной толщины h = 0,02; 0,05; 0,1; 0,15; 0,2; 0,3; 0,4 при коэффициенте Пуассона v = 0,3. В рядах удерживалось до 150 членов. Процесс сходился по геометрической прогрессии со знаменателем <1/2. Счёт прекращался после 10 итераций. Вычислялись коэффициенты рядов (9-12), а также изгибающие моменты  $M_y$  в заделанном сечении и прогибы противоположной грани.

На рис. 1 приведены линии относительных прогибов *w* грани *y* =1, а на рис. 2 – эпюры изгибающих моментов  $M_y$  (отнесенных к величине  $qb^2$ ) в заделке квадратной пластины ( $\gamma$  =1). Кривая I соответствует классической теории тонких пластин Кирхгоффа [4]. Номера кривых 2-6 соответствуют относи-

тельным толщинам h = 0,02; 0,1; 0,2; 0,3; 0,4 пластин Рейсснера.







Рис. 2. Изгибающие моменты М<sub>у</sub> в заделанном сечении

Расчёты показывают, что при малых от-

носительных толщинах  $h \le 1/20$  результаты для пластин Кирхгоффа и Рейсснера практически совпадают. Различия принципиального характера проявляются лишь в изгибающих моментах М заделанного сечения вблизи края заделки. Если для пластин Кирхгоффа  $M_{y} \rightarrow -\infty$  при  $x \rightarrow \pm \gamma/2$ , то для пластин Рейсснера с ростом относительной толщины вблизи края заделки образуется минимум, который смещается к середине заделки и возрастает, после чего  $M_{y} \rightarrow +\infty$ . Таким образом, деформации поперечного сдвига, учитываемые в теории Рейсснера, резко меняют изгибающие моменты (а, следовательно, и напряжения) вблизи края заделанного сечения с - $\infty$  на + $\infty$ . В середине заделки  $M_{\mu}$  с ростом

*h* сначала несколько возрастают, а затем убывают.

Относительные прогибы увеличиваются с ростом относительной толщины (абсолютные прогибы, разумеется, уменьшаются,

т.к.  $w = \frac{WD}{qb^4}$ , где *w* - относительный прогиб,

*W* - абсолютный прогиб срединной поверхности пластины ).

Указанные выше особенности уточненной теории проявляются и для пластин с другим отношением сторон ( $\gamma = 1/4$ , 1/2, 1, 2, 4). Отметим для сравнения, что начальное приближение  $w_0(8)$ , соответствующее цилиндрическому изгибу пластины, даёт для прогибов грани y = 1 следующие значения: -0,12507; -0,12664; -0,13157; -0,13981; -0,15129 соответственно для относительных толщин 0,02; 0,1; 0,2; 0,3; 0,4. Значения изгибающих моментов  $M_{y0}$  в заделке не зависят от толщины пластины и равны 0,5 (как и для консольной балки).

#### Библиографический список

1. Reissner E. The effect of transverse shear deformation on the bending of elastic plates. – J. Appl-Mech., 1945, 12, p. A69-A77.

2. Тимошенко, С.П. Пластинки и оболочки. / С. П. Тимошенко, С. Войновский-Кригер. – М.: Наука, 1966. – 636 с.

3. Васильев, В. З. Применение метода наложения неполных решений в случае первой основной задачи для полубесконечного цилиндра. – Тр. Ленингр. инж.- строит. инта. - 1973, № 73. - Механика стержневых систем и сплошных сред. - С. 15–22.

4. Сухотерин, М. В. Итерационный метод решения задачи об изгибе прямоугольной консольной пластины // Прикл. механика. – Киев, 1982, т. 18, № 5. - С. 121–125.

5. Сухотерин, М. В. К исследованию изгиба защемленной по контуру прямоугольной пластины Рейсснера. // Прикл. механика. – Киев, 1990, т. 26, № 7. - С. 120–124.

### References

Reissner E. The effect of transverse shear deformation on the bending of elastic plates. – J. Appl-Mech., 1945, 12, p. A69-A77.

Timoshenko, S. P. Plates and shells. – Voinovsky-Kriger S. – Moscow: Nauka (Science), 1966. – 636 pp.

Vassilyev, V. Z. Application of incomplete solution superposition method in case of the first main task for a semi-infinite cylinder. – Transactions of Leningrad civil engineering institute. - 1973, No. 73. – Mechanics of bar systems and continuous media, pp. 15–22.

Sukhoterin, M. V. Iteration method of solving a problem on rectangular cantilever plate bending / Applied mechanics. – Kiev, 1982, vol. 18, No. 5, pp. 121–125.

Sukhoterin, M. V. Analysis of contour restrained Reissner rectangular plate. / Applied mechanics. – Kiev, 1990, vol. 26, No. 7, pp. 120–124.

# **RECTANGULAR CANTILEVER PLATE BENDING WITH REGARD TO TRANSVERSE SHEAR DEFORMATION**

## © 2008 M. V. Sukhoterin

### Saint Petersburg State University of Water Communications

The paper proposes an iteration method of correction function superposition for initial estimate in the form of hyperbolic-trigonometric series by two coordinates, which as they are superimposed, mutually compensate the misclosures they generate in boundary conditions. The misclosures decrease as the number of iterations grows and a solution can be obtained with any degree of accuracy. Numerical results of calculating deflections and bending moments of a Reissner cantilever plate under uniform loading are presented. Comparison with the classical theory is given.

Reissner rectangular cantilever plate, bending, iteration method, Fourier series, exact solution

## Информация об авторе

Сухотерин Михаил Васильевич, кандидат физико-математических наук, доцент кафедры математики Санкт-Петербургского государственного университета водных коммуникаций. Область научных интересов: теория пластин.

**Sukhoterin, Mikhail Vassilyevitch**. Associate professor of mathematics department, Saint Petersburg State University of Water Communications. Candidate of Physical and Mathematical Science. Area of research: plate theory.