

А. М. АБАСОВ

**О ВТОРОЙ ОДНОМЕРНОЙ НЕИДЕАЛЬНОЙ  
ТЕПЛОКОНТАКТНО-КРАЕВОЙ ЗАДАЧЕ**

(Представлено академиком И. Н. Векуа 29 VII 1968)

В настоящей работе мы изучаем задачу распространения тепла в составном стержне, составленном из двух различных кусков, при неидеальных теплоконтактных условиях на границе смыкания составляющих частей.

1<sup>0</sup>. Предположим, что составной стержень заполняет отрезок  $(0, l)$ , точка  $x = l/2$  — точка смыкания, поверхность стержня теплоизолирована, в теле отсутствуют источники и стоки и на концах есть теплообмен с окружающей средой.

Обозначим через  $c_1, \rho_1, K_1, \kappa_1 = K_1/c_1\rho_1$  и  $c_2, \rho_2, K_2, \kappa_2 = K_2/c_2\rho_2$  — теплоемкость, плотность, теплопроводность и температуропроводность частей стержня, заполняющие соответственно  $(0, l/2)$  и  $(l/2, l)$ . Тогда задача распространения тепла в таком стержне будет формулироваться следующим образом: требуется найти в области

$$S_T^{(i)} = \{(x, t), 0 < x < l/2; l/2 < x < l; 0 < t < T\} \quad (i = 1, 2) \quad (1)$$

такое распределение температуры  $u_i(x, t)$  ( $i = 1, 2$ ), чтобы

$$\partial u_i / \partial t = \kappa_i \partial^2 u_i / \partial x^2, \quad (x, t) \in S_T^{(i)} \quad (i = 1, 2); \quad (2)$$

$$u_1(x, 0) = F_1(x), \quad 0 \leq x \leq l/2; \quad u_2(x, 0) = F_2(x), \quad l/2 \leq x \leq l; \quad (3)$$

$$\partial u_1(0, t) / \partial x = f_1(t); \quad \partial u_2(l, t) / \partial x = f_2(t), \quad 0 \leq t \leq T; \quad (4)$$

$$-K_1 \partial u_1(l/2, t) / \partial x = h[u_1(l/2, t) - u_2(l/2, t)], \quad 0 \leq t \leq T; \quad (5)$$

$$K_1 \partial u_1(l/2, t) / \partial x = K_2 \partial u_2(l/2, t) / \partial x, \quad 0 \leq t \leq T; \quad (6)$$

при этом выполняются условия согласования

$$F_1'(0) = f_1(0); \quad F_2'(l) = f_2(0); \quad K_1 F_1'(l/2) = h[F_2(l/2) - F_1(l/2)]; \\ K_1 F_1'(l/2) = K_2 F_2'(l/2), \quad (7)$$

где  $h = 1/R$  — контактная проводимость,  $R$  — контактное сопротивление,  $f_i(t) \in C^{(1)}, F_i(x) \in C^{(2)}$  ( $i = 1, 2$ ).

Задачу (1) — (6) называем второй неидеальной одномерной теплоконтактно-краевой задачей, в отличие от того, что мы имеем для бесконечно больших значений  $h$ , при которых имеет место непрерывный переход температуры через теплоконтактную границу. Последнюю называем идеальной теплоконтактно-краевой задачей. Идеальная задача рассматривалась в <sup>(1-4)</sup> для параболических уравнений и в <sup>(5-7)</sup> для эллиптических уравнений.

Решение задачи (1) — (6) будем представлять в виде

$$u_i(x, t) = v_i(x, t) + w_i(x, t) \quad (i = 1, 2), \quad (8)$$

где  $v_i(x, t)$  ( $i = 1, 2$ ) являются решением задачи (1) — (6) с однородными граничными условиями (4), а  $w_i(x, t)$  ( $i = 1, 2$ ) — решением задачи (1) — (6) с однородными начальными условиями (3). Ради краткости о последних задачах будем говорить как о задачах I и II. Легко доказывается единственность решения задачи I.

2°. Для нахождения единственного решения задачи I применяется метод Фурье, что приводит к функции

$$v_{1,2}(x, t) = \sum_{n=0}^{\infty} D_n v_{1,2}^{(n)}(x, t) = \begin{cases} \sum_{n=0}^{\infty} D_n X_{1n}(x) T_n(t) = \sum_{n=0}^{\infty} D_n \left( a_{1n} \cos \frac{\lambda_n x}{\sqrt{\kappa_1}} \right) \exp[-\lambda_n^2 t], & 0 \leq x \leq l/2, \\ \sum_{n=0}^{\infty} D_n X_{2n}(x) T_n(t) = \sum_{n=0}^{\infty} D_n \left( a_{2n} \cos \frac{\lambda_n x}{\sqrt{\kappa_2}} + \sin \frac{\lambda_n x}{\sqrt{\kappa_2}} \right) \exp[-\lambda_n^2 t], & l/2 \leq x \leq l, \quad 0 \leq t \leq T, \end{cases} \quad (9)$$

где  $a_{1n}, a_{2n}$  ( $n = 0, 1, 2, \dots$ ) — известные величины, а  $\lambda_n$  ( $n = 1, 2, \dots$ ) являются корнями трансцендентного уравнения

$$\left( \frac{K_1 \lambda}{\sqrt{\kappa_1}} \sin \frac{\lambda l}{2 \sqrt{\kappa_1}} - h \cos \frac{\lambda l}{2 \sqrt{\kappa_1}} \right) \sin \frac{\lambda l}{2 \sqrt{\kappa_2}} - \frac{K_1}{K_2} \sqrt{\frac{\kappa_2}{\kappa_1}} h \sin \frac{\lambda l}{2 \sqrt{\kappa_1}} \cos \frac{\lambda l}{2 \sqrt{\kappa_2}} = 0, \quad (10)$$

и функции  $X_{1n}(x), X_{2n}(x)$  ( $n = 0, 1, 2, \dots$ ), будучи умноженные соответственно на  $\sqrt{c_{1\rho_1}}$  и  $\sqrt{c_{2\rho_2}}$ , становятся ортогональными в смысле

$$c_{1\rho_1} \int_0^{l/2} X_{1n}(x) X_{1m}(x) dx + c_{2\rho_2} \int_{l/2}^l X_{2n}(x) X_{2m}(x) dx = 0 \quad \text{при } n \neq m. \quad (11)$$

Удовлетворяя начальным условиям (3), в силу (11) находим:

$$D_k = \frac{-1}{\lambda_k^2} \left[ K_1 \int_0^{l/2} F_1''(x) X_{1k}(x) dx + K_2 \int_{l/2}^l F_2''(x) X_{2k}(x) dx \right] \quad (k=1, 2, \dots), \quad (12)$$

из чего видно, что ряды в (9) при  $t = 0$  сходятся абсолютно и равномерно, и начальные условия (3) действительно удовлетворяются, если амплитуды  $D_k$  ( $k = 1, 2, \dots$ ) определить по формуле (12).

3°. Очевидно, что (9) удовлетворяет однородным граничным условиям (4) и теплоконтактным условиям (5) — (6). Для доказательства того, что (9) в области (1) удовлетворяет (2), принимая во внимание особенность задачи I ( $\lambda_0 = 0$  является собственным значением с собственными функциями  $X_{10}(x) = 1, X_{20}(x) = 1$ ), мы строим обобщенную функцию Грина  $G^*(x, s)$  и полученную при разделении переменных задачу Штурма — Лиувилля для  $\lambda \neq 0$ , как и в (5-7), заменяем эквивалентным интегральным уравнением

$$X(x) + \mu \int_0^l G^*(x, s) X(s) ds = 0, \quad \mu = \lambda^2,$$

а это дает возможность доказать равномерную сходимость рядов, полученных из (9), один раз почленным дифференцированием по  $t$  и два раза по  $x$ .

4°. Задачу II решаем применением принципа Дюамеля (8), что требует предварительного решения некоторой теплоконтактно-краевой задачи с постоянными граничными данными, которую получаем из задачи II «замораживанием» граничных данных  $f_1(t)$  и  $f_2(t)$  для некоторого значения  $t = \eta$ . Задача II является задачей со стационарной неоднородностью, и поэтому целесообразно сначала выделять стационарное решение, а затем искать отклонение от этого решения.

Оказывается, что в данном случае этого сделать непосредственно нельзя, в отличие от первой и третьей теплоконтактно-краевых задач, ибо

при этом в силу граничных условий (4) исчезают две постоянные интегрирования, которые не удается определить. Во избежание такой неопределенности, обозначая через  $w_i^0(x, t)$  ( $i = 1, 2$ ) решение замороженной задачи, вводим функцию

$$q_i(x, t) = -K_i \partial w_i^0(x, t) / \partial x \quad (i = 1, 2), \quad (13)$$

и без особого труда преобразуем замороженную задачу к следующей, названной нами сопутствующей, задаче, которая является первой идеальной теплоконтактно-краевой задачей, со стационарной неоднородностью:

$$\begin{aligned} \partial q_1 / \partial t &= \kappa_1 \partial^2 q_1 / \partial x^2, & 0 < x < l/2; \\ \partial q_2 / \partial t &= \kappa_2 \partial^2 q_2 / \partial x^2, & l/2 < x < l; \\ q_1(x, 0) &= 0, & 0 \leq x \leq l/2; & q_2(x, 0) = 0, & l/2 < x < l; \\ q_1(0, t) &= -K_1 f_1(\eta); & q_2(l, t) = -K_2 f_2(\eta); & 0 \leq t \leq T; \end{aligned} \quad (14)$$

$q_1(l/2, t) = q_2(l/2, t)$ ;  $\partial q_1(l/2, t) / \partial x = A q_2(l/2, t)$ ;  $0 \leq t \leq T$ , где  $A$  — известная постоянная.

5°. Полагая  $q_i(x, t) = \Phi_i(x) + \theta_i(x, t)$  ( $i = 1, 2$ ), задачу (14) делим на стационарную задачу с неоднородными граничными условиями и нестационарную с неоднородными начальными, но с однородными граничными условиями. Решая стационарную задачу непосредственно, а нестационарную, как и задачу I, применением метода Фурье, найдем  $\theta_i(x, t)$  и построим решение «сопутствующей» задачи  $q_i(x, t)$  ( $i = 1, 2$ ); внося ее в (13), находим  $w_i^0(x, t)$  ( $i = 1, 2$ ), которые содержат произвольные функции  $C_1(t)$  и  $C_2(t)$ .

6°. Для определения этих произвольных функций, следуя (9), вводим средние

$$\overline{w_1^0(t)} = \frac{2}{l} \int_0^{l/2} w_1^0(x, t) dx; \quad \overline{w_2^0(t)} = \frac{2}{l} \int_{l/2}^l w_2^0(x, t) dx; \quad 0 \leq t \leq T. \quad (15)$$

для которых справедливы соотношения:

$$C_1 \rho_1 \frac{l}{2} \frac{d \overline{w_1^0(t)}}{dt} = f_1(\eta); \quad C_2 \rho_2 \frac{l}{2} \frac{d \overline{w_2^0(t)}}{dt} = f_2(\eta). \quad (16)$$

Интегрируя (16) и подставляя выражения  $w_i^0(x, t)$  ( $i = 1, 2$ ) в (15), находим четыре выражения, из которых определяются  $C_1(t)$  и  $C_2(t)$ . Подставляя найденные значения  $C_i(t)$  ( $i = 1, 2$ ) в  $w_i^0(x, t)$ , находим после перехода к безразмерным величинам решение замороженной задачи в виде

$$w_{1,2}^0(\xi, \tau) = \begin{cases} w_1^0(\xi_1, \tau_1) = L_{11}(\xi_1, \tau_1) f_1(\eta) + L_{12}(\xi_1, \tau_1) f_2(\eta); & 0 \leq \xi_1 \leq 1; \\ w_2^0(\xi_2, \tau_2) = L_{21}(\xi_2, \tau_2) f_1(\eta) + L_{22}(\xi_2, \tau_2) f_2(\eta); & 1 \leq \xi_2 \leq 2, \end{cases}$$

где  $L_{ij}(\xi_k, \tau_k)$  ( $i, j, k = 1, 2$ ) имеют определенные явные выражения.

7°. Теперь из последнего выражения по принципу Дюамеля (8) решение задачи II, соответствующее переменным граничным данным  $f_1(t)$  и  $f_2(t)$ , можно записать в виде

$$w_{1,2}(\xi, \tau) = \begin{cases} w_1(\xi_1, \tau_1) = \int_0^{\tau_1} \left\{ f_1(\gamma) \frac{\partial}{\partial \tau_1} L_{11}(\xi_1, \tau_1 - \gamma) + \right. \\ \left. + f_2(\gamma) \frac{\partial}{\partial \tau_1} L_{12}(\xi_1, \tau_1 - \gamma) \right\} d\gamma, & 0 \leq \xi_1 \leq 1; \\ w_2(\xi_2, \tau_2) = \int_0^{\tau_2} \left\{ f_1(\gamma) \frac{\partial}{\partial \tau_2} L_{21}(\xi_2, \tau_2 - \gamma) + \right. \\ \left. + f_2(\gamma) \frac{\partial}{\partial \tau_2} L_{22}(\xi_2, \tau_2 - \gamma) \right\} d\gamma, & 1 \leq \xi_2 \leq 2. \end{cases} \quad (17)$$

Приводя (9) к тем же безразмерным величинам, что и (17), складывая по принципу суперпозиции с последним, получим решение задачи (1) — (7).

З а м е ч а н и е. Отметим, что задача (1) — (7) исследована и для области

$$S_T^{(i)} = \{(x, t); \chi_i(t) < x < \chi_{i+1}(t); 0 < t < T\} \quad (i = 1, 2), \quad (18)$$

где  $\chi_i(t)$  ( $i = 1, 2, \dots$ ) не имеют общих точек и удовлетворяют условию Гёльдера с показателем  $\alpha$  ( $1/2 < \alpha \leq 1$ ), а также в случае, когда боковые поверхности стержня не теплоизолированы и внутри тела имеется источник или сток обильности  $Q_i(x, t)$  ( $i = 1, 2$ ). Показано, что количество составных частей можно увеличить.

Азербайджанский государственный университет  
им. С. М. Кирова

Поступило  
19 VII 1968

#### ЦИТИРОВАННАЯ ЛИТЕРАТУРА

- <sup>1</sup> М. Йехтер, Э. Мейер, В кн. Турбулентные течения и теплопроводность (сер. Аэродинамика больших скоростей и ракетная техника. вып. V), ИЛ, 1963. <sup>2</sup> Л. И. Камынин, Журн. вычислит. матем. и матем. физ., 2, № 5 (1962). <sup>3</sup> Л. И. Камынин, Сибирск. матем. журн., 4, № 5 (1963). <sup>4</sup> Л. И. Камынин, Изв. АН СССР, сер. матем., 28, 721 (1964). <sup>5</sup> В. А. Ильин, И. А. Шиммарев, ДАН, 135, № 4 (1960). <sup>6</sup> В. А. Ильин, ДАН, 137, № 1 (1961). <sup>7</sup> В. А. Ильин, ДАН, 137, № 2 (1961). <sup>8</sup> Г. Карслоу, Д. Егер, Теплопроводность твердых тел, «Наука», 1964. <sup>9</sup> А. В. Лыков, Теория теплопроводности, 1952.