

УДК 532.526

**ОБ ОПТИМАЛЬНОМ УПРАВЛЕНИИ ТЕПЛОМАССОБМЕНОМ  
В ЛАМИНАРНОМ ПОГРАНИЧНОМ СЛОЕ СЖИМАЕМОГО ГАЗА  
НА ПРОНИЦАЕМЫХ ПОВЕРХНОСТЯХ**

ГАРАЕВ К. Г.

Рассматривается задача минимизации конвективного теплового потока, передаваемого от пограничного слоя сжимаемого газа к пористой криволинейной стенке при заданном ограничении на мощность системы охлаждения; в качестве управления выступает местный расход газа через пористую поверхность. Эта задача для частных случаев линейной зависимости вязкости от температуры и постоянном температурном факторе была поставлена в [1]. В настоящей работе для решения вариационной задачи используется теоретико-групповой подход к построению дифференциальных законов сохранения для двумерных вариационных задач типа Майера [2], основанный на теории Ли — Овсянникова [3, 4] и первой теореме Э. Нётер [5, 6]. Вариационная задача полностью алгоритмизирована: построение оптимального управления свелось к рекуррентному интегрированию двух систем обыкновенных дифференциальных уравнений с разрешимыми особенностями в точке торможения потока. В примере расчета уравнений оптимального управляемого пограничного слоя на пронизываемом круговом цилиндре была обнаружена быстрая сходимость итерационного процесса: с достаточной для практики точностью можно ограничиться оптимальным управлением в первом приближении, которое получено в аналитической форме. При проведении расчетов варьировались температура поверхности, длина пористого участка, а также мощность системы охлаждения; выигрыш в величине теплового потока, который дает оптимальное управление по сравнению с неоптимальным, достигает 57%.

**1. Постановка вариационной задачи, необходимые условия экстремума.**  
Уравнения ламинарного пограничного слоя на цилиндрическом теле при продольном обтекании его совершенным газом возьмем в виде [7]

$$\begin{aligned} \frac{\partial}{\partial x}(\rho u) + \frac{\partial}{\partial y}(\rho v) &= 0, \quad p = \rho RT, \quad \mu = \mu_0 \tau b(\tau) \\ \rho \left( u \frac{\partial u}{\partial x} + v \frac{\partial u}{\partial y} \right) &= - \frac{dp}{dx} + \frac{\partial}{\partial y} \left( \mu \frac{\partial u}{\partial y} \right) \\ \rho \left( u \frac{\partial H}{\partial x} + v \frac{\partial H}{\partial y} \right) &= \frac{1}{Pr} \frac{\partial}{\partial y} \left( \mu \frac{\partial H}{\partial y} \right) + \\ &+ \left( 1 - \frac{1}{Pr} \right) \frac{\partial}{\partial y} \left( \mu u \frac{\partial u}{\partial y} \right) \end{aligned} \quad (1.1)$$

Здесь ось  $x$  направлена вдоль контура тела, ось  $y$  перпендикулярна оси  $x$  по направлению внешней нормали;  $u, v$  — проекции вектора скорости на координатные оси;  $p$  — давление;  $\rho, \mu$  и  $T$  — плотность, вязкость и температура газа;  $H = C_p T + u^2/2$  — полная энтальпия;  $C_p$  — теплоемкость при постоянном давлении;  $R$  — газовая постоянная;  $Pr$  — число Прандтля;  $b(\tau)$  — известная функция безразмерной температуры  $\tau = T/T_0$ ; индекс  $e$  соответствует параметрам газа на внешней границе пограничного слоя, индекс 0 — в точке полного торможения потока.

Граничные условия зададим в виде

$$\begin{aligned} u=0, v=(m/\rho)_w, T=T_w(x) \quad (y=0, x>0) \\ u=u_e(x), T=T_e(x) \quad (y=\infty) \\ u=u_e(0), T=T_e(0), (x=0, y>0) \end{aligned} \quad (1.2)$$

Здесь  $T_w(x)$  — заданная температура наружной стороны обшивки (допускается, что она равна температуре пристеночного слоя газа);  $m_w = (\rho v)_w$  — массовый расход вдуваемого газа (того же состава, что и в набегающем потоке) через единицу площади в единицу времени; индекс  $w$  соответствует параметрам газа на стенке. Мощность, затрачиваемая системой охлаждения на вдув газа через пористую стенку единичной ширины на участке  $[0, x_k]$ , с учетом закона Дарси [8] оценивается функционалом

$$N = \int_0^{x_k} a v_w^2 dx \quad (1.3)$$

где параметр  $a$  зависит от толщины стенки, коэффициента проницаемости материала и теплофизических свойств газа в порах.

Ставится следующая вариационная задача. Среди управлений  $m_w(x) = (\rho v)_w$  требуется найти такое, которое доставляет минимальное значение количеству тепла

$$Q = \int_0^{x_k} \left( \lambda \frac{\partial T}{\partial y} \right)_{y=0} dx \quad (1.4)$$

передаваемого в единицу времени от пограничного слоя к обтекаемой поверхности единичной ширины при заданном ограничении на мощность системы охлаждения (1.3) и связях (1.1), (1.2).

Используя преобразования [9–11]

$$s = \frac{1}{l} \int_0^x dx, \quad t = \frac{u_e \eta}{\sqrt{v_{e0} v_{\max} l}}, \quad \eta = \int_0^y \frac{(1 - \alpha_e^2)^{\gamma/(\gamma-1)}}{\tau} dy$$

$$u^* = \frac{u}{u_e}, \quad w = \sqrt{\frac{v_{\max} l}{v_{e0}}} \left[ (1 - \alpha_e^2)^{-\gamma/(\gamma-1)} u^* \frac{\partial \eta}{\partial x} + \frac{v}{\tau u_e} \right] + \frac{t u^*}{u_e} \frac{d u_e}{d s}$$

$$\psi = 1 - \tau - \alpha_e^2 u^{*2}, \quad q = \alpha_e (1 - \alpha_e^2)^{\gamma/(\gamma-1)}, \quad \alpha_e = u_e / v_{\max}$$

систему (1.1) запишем в виде [11]

$$u^* \frac{\partial u^*}{\partial s} + w \frac{\partial u^*}{\partial t} = \frac{d \alpha_e}{d s} \frac{(1 - \psi - u^{*2})}{\alpha_e (1 - \alpha_e^2)} + \frac{\partial}{\partial t} \left( b(\tau) \frac{\partial u^*}{\partial t} \right)$$

$$\frac{\partial u^*}{\partial s} + \frac{\partial w}{\partial t} = 0$$

(1.5)

$$u^* \frac{\partial \psi}{\partial s} + w \frac{\partial \psi}{\partial t} = \frac{1}{\text{Pr}} \frac{\partial}{\partial t} \left( b(\tau) \frac{\partial \psi}{\partial t} \right) + \alpha_e^2 \left( \frac{1}{\text{Pr}} - 1 \right) \frac{\partial}{\partial t} \left( b(\tau) \frac{\partial u^{*2}}{\partial t} \right)$$

Граничные условия принимают вид

$$\begin{aligned} u^*=0, w=m(s)/q(s), \psi=1-\tau_w \quad (t=0) \\ u^*=1, \psi=0 \quad (t=\infty); u^*=1, \psi=0 \quad (s=0) \end{aligned} \quad (1.6)$$

Изопериметрическое условие (1.3) и функционал (1.4) запишутся в виде

$$N^* = \frac{N}{\alpha \nu_{e0} \nu_{\max}} = \int_0^{s_k} f(1 - \psi_w)^2 m^2 ds \quad (1.7)$$

$$Q^* = \frac{Q}{\sigma} = - \int_0^{s_k} \left( b \frac{\partial \psi}{\partial t} \right)_{t=0} ds \quad (1.8)$$

$$f = \frac{1}{\alpha_e (1 - \alpha_e^2)^{3\gamma/(\gamma-1)}}$$

$$\sigma = \frac{\mu_{e0} C_p T_{e0}}{\text{Pr}} \sqrt{\frac{\nu_{\max} l}{\nu_{e0}}}, \quad s_k = \frac{1}{l} \int_0^{x_k} q dx$$

Здесь  $l$  — некоторый характерный размер.

Вариационная задача в новых переменных ставится так: среди управления  $m(s)$  требуется отыскать такое, которое реализует минимальное значение функционала (1.8) при связях (1.5), (1.6) и изопериметрическом условии (1.7). Использование формализма Лагранжа приводит к следующим уравнениям Эйлера — Лагранжа — Остроградского относительно множителей  $\lambda_i(s, t)$  ( $i=1, 2, \dots, 5$ ) (в дальнейшем индекс звездочка у переменной  $u$  опускается)

$$\begin{aligned} \lambda_1 \left( \frac{\partial u}{\partial s} + 2\beta u \right) + \lambda_3 \left[ \frac{\partial \psi}{\partial s} + 2\alpha_e^2 \left( 1 - \frac{1}{\text{Pr}} \right) \frac{\partial R_1}{\partial t} \right] - 2\lambda_4 \alpha_e^2 u \frac{\partial b}{\partial \tau} \frac{\partial u}{\partial t} - \\ - 2\lambda_5 \alpha_e^2 u \frac{\partial b}{\partial \tau} \frac{\partial \psi}{\partial t} \frac{\partial}{\partial s} (\lambda_1 u + \lambda_2) - \frac{\partial}{\partial t} \left[ \lambda_1 w + 2\alpha_e^2 \left( 1 - \frac{1}{\text{Pr}} \right) \lambda_3 R_1 + \lambda_4 b \right] = 0 \\ \lambda_1 \frac{\partial u}{\partial t} + \lambda_3 \frac{\partial \psi}{\partial t} - \frac{\partial \lambda_2}{\partial t} = 0 \\ \lambda_1 \beta - \lambda_4 \frac{\partial b}{\partial \tau} \frac{\partial u}{\partial t} - \lambda_3 \frac{\partial b}{\partial \tau} \frac{\partial \psi}{\partial t} - \frac{\partial}{\partial s} (\lambda_3 u) - \frac{\partial}{\partial t} (\lambda_3 w + \lambda_5 b) = 0 \\ 2\alpha_e^2 \left( 1 - \frac{1}{\text{Pr}} \right) - \lambda_3 \frac{\partial u}{\partial t} - \lambda_4 + \frac{\partial}{\partial t} \left[ 2\alpha_e^2 \lambda_3 u \left( \frac{1}{\text{Pr}} - 1 \right) + \lambda_1 \right] = 0 \\ -\lambda_5 + \frac{1}{\text{Pr}} \frac{\partial \lambda_3}{\partial t} = 0 \end{aligned} \quad (1.9)$$

Здесь учтено, что  $\tau = \theta - \alpha^2 = 1 - \psi - \alpha_e^2 u^2$ .

Подставляя  $\lambda_4$  и  $\lambda_5$  из двух последних в первые три уравнения системы (1.9), получим эквивалентную систему относительно множителей Лагранжа  $\lambda_1, \lambda_2, \lambda_3$

$$\begin{aligned} 2\beta u \lambda_1 + \lambda_3 \frac{\partial \psi}{\partial s} - u \frac{\partial \lambda_1}{\partial s} - w \frac{\partial \lambda_1}{\partial t} - \lambda_1 \frac{\partial w}{\partial t} - \frac{\partial \lambda_2}{\partial s} - \\ - b \left[ \frac{\partial^2 \lambda_1}{\partial t^2} + 2\alpha_e^2 \left( \frac{1}{\text{Pr}} - 1 \right) u \frac{\partial^2 \lambda_3}{\partial t^2} \right] - 2\alpha_e^2 u \frac{\partial b}{\partial \tau} \times \\ \times \left\{ \left[ \frac{\partial \lambda_1}{\partial t} + 2\alpha_e^2 u \left( \frac{1}{\text{Pr}} - 1 \right) \frac{\partial \lambda_3}{\partial t} \right] \frac{\partial u}{\partial t} + \frac{1}{\text{Pr}} \frac{\partial \lambda_3}{\partial t} \frac{\partial \psi}{\partial t} \right\} - \\ - \frac{\partial b}{\partial t} \left[ \frac{\partial \lambda_1}{\partial t} + 2\alpha_e^2 \left( \frac{1}{\text{Pr}} - 1 \right) u \frac{\partial \lambda_3}{\partial t} \right] = 0 \end{aligned} \quad (1.10)$$

$$\lambda_1 \frac{\partial u}{\partial t} + \lambda_3 \frac{\partial \psi}{\partial t} - \frac{\partial \lambda_2}{\partial t} = 0$$

$$\beta \lambda_1 - \frac{\partial b}{\partial \tau} \left\{ \left[ \frac{\partial \lambda_1}{\partial t} + 2\alpha_e^2 \left( \frac{1}{\text{Pr}} - 1 \right) u \frac{\partial \lambda_3}{\partial t} \right] \frac{\partial u}{\partial t} + \frac{1}{\text{Pr}} \frac{\partial \lambda_3}{\partial t} \frac{\partial \psi}{\partial t} \right\} -$$

$$- \frac{\partial}{\partial s} (\lambda_3 u) - \frac{\partial}{\partial t} \left( \lambda_3 w + \frac{b}{\text{Pr}} \frac{\partial \lambda_3}{\partial t} \right) = 0$$

Краевые условия для нее имеют вид

$$\lambda_1 = 0, \lambda_3 = \text{Pr} \quad (t=0)$$

$$\lambda_1 = 0, \lambda_2 = 0, \lambda_3 = 0 \quad (t=\infty)$$

$$\lambda_1 = \lambda_3 = 0 \quad (s=s_k)$$
(1.11)

Отметим, что множитель Лагранжа  $\lambda_3(t, s)$  терпит разрыв первого рода в точке  $(s_k, 0)$ , в то время как  $\lambda_1(t, s)$  является в этой точке непрерывным. Оптимальное управление определяется по формуле

$$m(s) = \lambda_2(s, 0) / 2\alpha_e f (1 - \psi_w)^2 \quad (1.12)$$

Так же, как и в [2], можно показать, что вариационная задача оптимального управления пограничным слоем (1.5)–(1.8) при любом распределении скорости на внешней границе и при любой зависимости вязкости от температуры допускает первый интеграл

$$\frac{\partial}{\partial s} (u \lambda_2) + \left[ \lambda_1 w + 2\alpha_e^2 \left( 1 - \frac{1}{\text{Pr}} \right) \lambda_3 R_1 + \lambda_4 b \right] \frac{\partial u}{\partial t} + \lambda_2 \frac{\partial w}{\partial t} + (\lambda_3 w + \lambda_5 b) \frac{\partial \psi}{\partial t} -$$

$$- \frac{\lambda_3}{\text{Pr}} \frac{\partial R_2}{\partial t} - \left[ \lambda_1 - 2\alpha_e^2 \left( 1 - \frac{1}{\text{Pr}} \right) u \lambda_3 \right] \frac{\partial R_1}{\partial t} = g(s)$$
(1.13)

где произвольная функция интегрирования  $g(s) \equiv 0$  на отрезке  $[0, s_k]$ .

Отметим, что первый интеграл, полученный ранее в [2], справедлив только для случая линейной зависимости вязкости от температуры.

Уравнением (1.13) можно заменить первое или третье уравнение системы (1.10), что будет эквивалентно понижению ее порядка (относительно независимой переменной  $t$ ) на единицу; используя граничные условия для искомых функций и множителей Лагранжа при  $t=0$ , из (1.13) получим

$$\frac{\partial \lambda_1}{\partial t} \frac{\partial u}{\partial t} + \frac{1}{\text{Pr}} \frac{\partial \lambda_3}{\partial t} \frac{\partial \psi}{\partial t} = 0 \quad (1.14)$$

Равенство (1.14) устанавливает точную явную связь между градиентами множителей Лагранжа на произвольной поверхности при любых числах Прандтля и любой зависимости вязкости от температуры.

**2. Алгоритмизация вариационной задачи.** Отыскание управления  $m(s)$ , минимизирующего суммарный тепловой поток (1.8), сводится к совместному интегрированию систем уравнений в частных производных (1.5) и (1.10) с краевыми условиями (1.6) и (1.11), что является весьма сложной проблемой. Положение, к сожалению, осложняется и тем, что не удается найти ни одного автоматического решения вариационной задачи, удовлетворяющего всем краевым условиям. Попытка найти такое решение даже в более простом случае оптимального управления движением вязкой несжимаемой жидкости оказалась безуспешной [12]. Дело в том, что инвариантные решения (в смысле Ли – Овсянникова [4]) ранга единицы существуют для уравнений Прандтля только в силу автоматического удовлетворения «начальному» условию в точке  $x=0$ ; для сопряженной системы новая независимая («групповая») переменная такова, что не удается

удовлетворить «начальному» условию в точке  $x=x_k$  (задней кромке профиля). Это обстоятельство вызывает (и будет вызывать) большие затруднения при решении вопроса о близости конструируемых (тем или иным способом) приближенных управлений к точному. Другими словами, остается пока довольствоваться эвристическими идеями при построении последовательности оптимальных управлений и соответствующей минимизирующей последовательности, что, впрочем, кажется естественным при решении прикладных задач.

Следуя [13], интегральные соотношения, соответствующие сопряженной системе (1.10), получим в следующем виде:

$$\frac{d}{ds} \int_0^1 (\lambda_1 + \lambda_3 \theta H) du = \left( b \frac{\partial^2 \lambda_1}{\partial t^2} + w \frac{\partial \lambda_1}{\partial t} - \lambda_3 \frac{\partial \psi}{\partial s} + \frac{\partial b}{\partial t} \frac{\partial \lambda_1}{\partial t} \right)_{t=0} \quad (2.1)$$

$$\begin{aligned} \frac{d}{ds} \int_0^1 \lambda_3 u \theta du &= \beta \int_0^1 \lambda_1 \theta du + \left( \lambda_3 w + \frac{b}{Pr} \frac{\partial \lambda_3}{\partial t} \right)_{t=0} - \\ &- \int_0^1 \left[ \frac{\partial \lambda_1}{\partial u} + 2\alpha_e^2 \left( \frac{1}{Pr} - 1 \right) u \frac{\partial \lambda_3}{\partial u} \right] \frac{b^*}{\theta} du - \frac{1}{Pr} \int_0^1 \frac{\partial \lambda_3}{\partial u} q^* du \end{aligned} \quad (2.2)$$

где  $b^*(\tau) = \partial b / \partial \tau$ ,  $q^* = b^* \partial \psi / \partial t$ , а функции  $H$ ,  $b^*/\theta$ ,  $q^*$  зададим в виде, соответствующем аппроксимирующей системе второго приближения [11]

$$\theta = [\theta_0 + (\theta_1 - 2\theta_0)u] / (1-u), \quad H = (1-u) [H_0 + 2(2H_1 - H_0)u] \quad (2.3)$$

$$\frac{b^*}{\theta} = (1-u) \left[ \frac{b_0^*}{\theta_0} + 2 \left( 2 \frac{b_1^*}{\theta_1} - \frac{b_0^*}{\theta_0} \right) u \right], \quad q^*(1-u) [q_0^* + 2(2q_1^* - q_0^*)u]$$

$$H_0 = \frac{1}{\theta_0} \left( -\frac{3\omega_0}{\theta_0} + \frac{4\omega_1}{\theta_0} \right), \quad H_1 = -\frac{1}{\theta_1} \frac{\omega_0}{\theta_0}, \quad q_0^* = b_0^* H_0, \quad q_1^* = b_1^* H_1$$

$$b_0^* = \left. \frac{\partial b}{\partial \tau} \right|_{u=0}, \quad b_1^* = \left. \frac{\partial b}{\partial \tau} \right|_{u=1/2}$$

Здесь функции  $\theta_0$ ,  $\theta_1$ ,  $\omega_0$ ,  $\omega_1$  удовлетворяют системе (для удобства аппроксимирующая система записана относительно независимой переменной  $x^* = x/l$ )

$$\begin{aligned} \frac{d\theta_0}{dx^*} &= 18m + 6\beta q \left( \frac{7\theta_1}{6} + \frac{9\theta_0}{6} - \frac{5\omega_1}{3} - \frac{4\omega_0}{3} \right) - \frac{32qb_1}{\theta_1} + \frac{34qb_0}{\theta_0} \\ \frac{d\theta_1}{dx^*} &= 12m - 12\beta q \left( \frac{\theta_0}{3} + \frac{\theta_1}{2} - \frac{2\omega_1}{3} - \frac{\omega_0}{3} \right) - \frac{16qb_1}{\theta_1} + \frac{20qb_0}{\theta_0} \\ \frac{d\omega_1}{dx^*} &= 6m \frac{\omega_0}{\theta_0} - 6\beta q \left( \frac{\omega_0}{6} + \frac{\omega_1}{2} - \frac{2\omega_1^2}{3\theta_1} - \frac{\omega_1^2}{6\theta_0} \right) + \\ &+ \frac{6qb_0\omega_0}{\theta_0^2} + 6q \left( 1 + \frac{1}{Pr} \right) \left[ \frac{b_0}{6\theta_0} \left( \frac{4\omega_1}{\theta_1} - \frac{3\omega_0}{\theta_0} \right) - \frac{2b_1\omega_0}{3\theta_1\theta_0} \right] - \\ &- \frac{6qb_0}{Pr\theta_0} \left( \frac{4\omega_1}{\theta_1} - \frac{3\omega_0}{\theta_0} \right) + 4q\alpha_e^2 \left( \frac{1}{Pr} - 1 \right) \frac{b_1}{\theta_1} \end{aligned} \quad (2.4)$$

$$\frac{d\omega_0}{dx^*} = (1-\tau_w)\theta_0' - \tau_w\theta_0$$

$$b_0 = b(\tau)|_{u=0}, \quad b_1 = b(\tau)|_{u=1}, \quad \beta q = \frac{\alpha_e'}{\alpha_e(1-\alpha_e^2)}$$

Для отыскания оптимального управления аппроксимации множителей Лагранжа  $\lambda_1(s, u)$  и  $\lambda_2(s, u)$  зададим в виде

$$\lambda_1(s, u) = u(1-u)(A_0 + A_1u), \quad \lambda_2(s, u) = (1-u)(B_0 + B_1u) \quad (2.5)$$

где неизвестные функции  $A_0(s)$ ,  $A_1(s)$ ,  $B_0(s)$ ,  $B_1(s)$  определяются в соответствии с интегральными соотношениями (2.1), (2.2), краевым условием  $\lambda_2(s, 0) = \text{Pr}$  и следствием из первого интеграла (1.14). В частности, для  $B_0$  имеем  $B_0 = \text{Pr}$  при  $0 \leq s < s_k$  и  $B_0 = 0$  если  $s = s_k$ .

Отметим, что для аппроксимаций (2.5) автоматически удовлетворяются граничные условия (1.11) при  $t=0$  ( $u=0$ ) и  $t=\infty$  ( $u=1$ ); для удовлетворения «начальному» условию  $\lambda_1(s_k, u) = \lambda_2(s_k, u) = 0$  следует положить  $A_0(s_k) = A_1(s_k) = B_1(s_k) = 0$ .

Из (1.14) имеем

$$A_0 = \frac{\theta_0 H_0}{\text{Pr}} (B_0 - B_1). \quad (2.6)$$

Рассмотрим для простоты случай линейной зависимости вязкости от температуры. Подставляя (2.5) в (2.1) и (2.2), с учетом (2.6) после преобразований получим (штрихи означают дифференцирование по  $x^* = x/l$ )

$$\begin{aligned} A_1' &= 12 \left\{ A_1 \left( Q - \frac{VN}{U} \right) + B_1 \left[ R - N' + \frac{N}{U} (U - S) \right] + \right. \\ &\quad \left. + B_0 \left[ P - M' + \frac{N}{U} (Z' - W) \right] + B_0' \left( \frac{ZN}{U} - M \right) \right\} \\ B_1' &= \frac{1}{U} [A_1 V + B_1 (S - U') + B_0 (W - Z') - B_0' Z] \end{aligned} \quad (2.7)$$

$$\begin{aligned} M &= l_0 \left( \frac{1}{2} + \frac{1}{6\text{Pr}} \right) + \frac{l_1}{6}, \quad N = \frac{l_0}{6} \left( 1 - \frac{1}{\text{Pr}} \right) + \frac{l_1}{12} \\ P &= \frac{l_0}{\text{Pr}} \left[ \frac{2m}{\theta_0} - \beta q \left( 1 - \frac{\omega_0}{\theta_0} \right) - \frac{2q}{\theta_0^2} \right] - \left( \frac{\omega_0}{\theta_0} \right)' \\ \theta &= \frac{2q}{\theta_0^2}, \quad R = -P - \left( \frac{\omega_0}{\theta_0} \right)', \quad Z = -\frac{\theta_0}{6} + \frac{\theta_1}{3} \end{aligned} \quad (2.8)$$

$$U = -\frac{\theta_0}{6} + \frac{\theta_1}{4}, \quad V = \beta q U, \quad S = m - W, \quad W = m - \frac{q}{\text{Pr}\theta_0} + \frac{l_0 \beta q}{\text{Pr}} Z$$

$$l_0 = 4 \frac{\omega_1}{\theta_1} - 3 \frac{\omega_0}{\theta_0}, \quad l_1 = 4 \left( \frac{\omega_0}{\theta_0} - 2 \frac{\omega_1}{\theta_1} \right)$$

$$B_0 = \text{Pr} (0 \leq x^* < x_k^*), \quad B_0 = 0 (x = x_k)$$

Решение системы (2.7), где  $A_1(x^*)$  и  $B_1(x^*)$  терпят разрыв первого рода в точке  $x_k^*$ , будем искать в виде

$$A_1 = a_1 B_0 + F, \quad B_1 = b_1 B_0 + \Phi \quad (2.9)$$

где  $a_1$ ,  $F$ ,  $b_1$ ,  $\Phi$  — неизвестные пока функции. Подставляя (2.9) в (2.7), получим

$$a_1 = -12(M + b_1 N), \quad b_1 = -Z/U \quad (2.10)$$

а функции  $F(x^*)$  и  $\Phi(x^*)$  удовлетворяют линейной системе дифференциальных уравнений

$$\begin{aligned}
 F' &= 12 \left\{ F \left( Q - \frac{NV}{U} \right) + \Phi \left[ R - N' + \frac{N}{U} (U' - S) \right] \right\} + \\
 &+ 12B_0 \left[ 12 \left( \frac{NZ}{U} - M \right) \left( Q - \frac{NV}{U} \right) + \frac{Z}{U} \left( \frac{NS}{U} - R \right) + P - \frac{NW}{U} \right] \\
 \Phi' &= \frac{1}{U} \left\{ FV + \Phi(S - U') + B_0 \left[ W + 12V \left( \frac{NZ}{U} - M \right) - \frac{ZS}{U} \right] \right\}
 \end{aligned} \tag{2.11}$$

Отметим, что  $F$  и  $\Phi$  непрерывны в точке  $x_k^*$ .

Процедуру поиска оптимального управления можно представить в виде алгоритма типа Пикара.

1. Задается оптимальное управление  $m_0(x^*)$  в нулевом приближении и интегрируется система (2.4) на отрезке  $[x_0^*, x_k^*]$  с начальными условиями

$$\theta_0(x_0^*) = \theta_0^* x_0^*, \quad \theta_1(x_1^*) = \theta_1^* x_0^*, \quad \omega_0(x_0^*) = \omega_0^* x_0^*, \quad \omega_1(x_0^*) = \omega_1^* x_0^*$$

где  $\theta_0^*$ ,  $\theta_1^*$ ,  $\omega_0^*$ ,  $\omega_1^*$  определяются из соответствующей алгебраической системы [11].

2. Система (2.11) интегрируется справа налево с нулевыми начальными условиями.

3. В соответствии с формулой (1.12) находится оптимальное управление  $m_1(x^*)$  в первом приближении

$$m_1(x^*) = - \frac{1}{2\alpha q f (1 - \omega_0/\theta_0)^2} \left[ \frac{A_0}{6} + \frac{A_1}{12} + B_0 \left( \frac{l_0}{2} + \frac{l_1}{6} \right) + B_1 \left( \frac{l_0}{6} + \frac{l_1}{12} \right) \right]$$

где множитель Лагранжа  $\alpha$  определяется в соответствии с изопериметрическим условием (1.7).

4. Снова интегрируется система (2.4) при  $m(x^*) \equiv m_1(x^*)$ ; решаются сопряженные уравнения (2.11), находится оптимальное управление  $m_2(x^*)$  во втором приближении и т. д.

Вычислительный процесс заканчивается при обнаружении практической сходимости функционала (1.8).

3. Обтекание кругового цилиндра. Как известно, с приемлемой для практики точностью безразмерное распределение скорости на внешней границе пограничного слоя на прямом круговом цилиндре описывается линейным (относительно центрального угла  $\varphi = x^* = x/R$ , где  $R$  — радиус цилиндра) законом:  $\alpha_e = cx^*$ , где  $c$  — известная постоянная [14].

Для случая обтекания окрестности критической точки при  $m_0(x^*) \equiv \text{const}$  система (2.11) допускает интегрирование в квадратурах, что позволяет получить первое приближение оптимального управления в аналитическом виде

$$\begin{aligned}
 m_1(x^*) &= \frac{\text{Pr}(1 - \alpha_e^2)^{2\gamma/(\gamma-1)}}{2\alpha U_0 (1 - \omega_0/\theta_0)^2} \left[ (A_1^{(1)} + NB_1^{(1)}) + \left( \frac{x^*}{x_k^*} \right)^{-p_1} (A_1^{(2)} + NB_1^{(2)}) + \right. \\
 &\quad \left. + \left( \frac{x^*}{x_k^*} \right)^{-p_2} (A_1^{(3)} + NB_1^{(3)}) \right]
 \end{aligned} \tag{3.1}$$

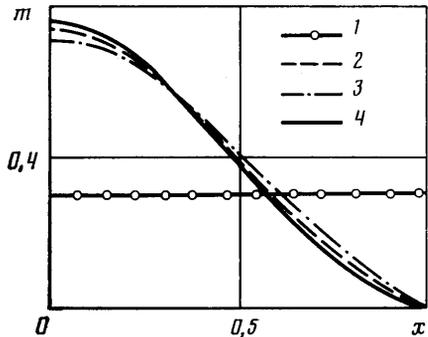
Здесь  $p_1$  и  $p_2$  — действительные корни квадратного уравнения

$$p^2 + p[S_0/U_0 - 1 + 12(Q_0 - N_0)] + 12[Q_0(S_0/U_0 - 1) + P_0] = 0 \tag{3.2}$$

В (3.1) и (3.2) введены обозначения

$$\begin{aligned}
 M_0 &= l_0^* \left( \frac{1}{2} + \frac{1}{6 \text{Pr}} \right), & N_0 &= \frac{l_0^*}{6} \left( 1 - \frac{1}{\text{Pr}} \right) + \frac{l_1^*}{12} \\
 P_0 &= \frac{l_0^*}{\text{Pr}} \left( \frac{2m}{\theta_0^*} - 1 + \frac{\omega_0^*}{\theta_0^*} - \frac{2c}{\theta_0^{*2}} \right), & Q_0 &= \frac{2c}{\theta_0^{*2}} \\
 R_0 &= -P_0, & Z_0 &= -\frac{\theta_0^*}{6} + \frac{\theta_1^*}{3}, & U_0 &= -\frac{\theta_0^*}{6} + \frac{\theta_1^*}{4} \\
 W_0 &= m_0 - \frac{c}{\text{Pr} \theta_0^*} + \frac{l_0^*}{\text{Pr}} Z_0, & S_0 &= m_0 - W_0 \\
 l_0^* &= 4 \frac{\omega_1^*}{\theta_1^*} - 3 \frac{\omega_0^*}{\theta_0^*}, & l_1^* &= 4 \left( \frac{\omega_0^*}{\theta_0^*} - 2 \frac{\omega_1^*}{\theta_1^*} \right) \\
 A_1^{(1)} &= \frac{\gamma^* b + s^* P_0}{p_1 p_2}, & A_1^{(2)} &= \frac{p_1 a + \gamma^* b + s^* P_0}{p_1 (p_1 - p_2)} \\
 A_1^{(3)} &= \frac{p_2 a + \gamma^* b + s^* P_0}{p_2 (p_2 - p_1)}, & B_1^{(1)} &= \frac{12 \sigma^*}{p_1 p_2} \\
 B_1^{(2)} &= \frac{12 \sigma^* + p_1 s^*}{p_1 (p_1 - p_2)}, & B_1^{(3)} &= \frac{12 \sigma^* + p_2 s^*}{p_2 (p_2 - p_1)} \\
 a &= \gamma^* U_0 - s^* N_0, & b &= S_0 - U_0, & \sigma^* &= s^* Q_0 - \gamma^* U_0
 \end{aligned} \tag{3.3}$$

Из (3.1) следует, что, во-первых, оптимальное управление непрерывно в точке  $x_h^*$  слева; во-вторых, это управление будет конечным в точке  $x_0^* = 0$  только при  $p_1 < 0$  и  $p_2 < 0$ .



В качестве примера был проведен вычислительный эксперимент по построению оптимального управления в случае обтекания сверхзвуковым потоком ( $M_\infty = 7$ ) прямого кругового цилиндра радиуса  $R = 0,05$  м; параметры стандартной атмосферы соответствовали высоте  $H = 10\,000$  м. На фигуре представлены оптимальные законы вдува, полученные по схеме последовательных приближений: кривая 4 соответствует оптимальному управлению  $m_1(x^*)$ , 3 —  $m_0(x^*)$ ; там же представлено управление  $m_1(x^*)$ , полученное по формуле (3.1) (кривая 2). Эти зависимости получены для  $x_h^* = 1,0$ ;  $\tau_w = 0,8$ ;  $N^* = 0,1842$ , что соответствует постоянному (автомодельному) вдуву  $m_0(x^*) = 0,3$  (кривая 1).

При использовании пикаровской схемы итерации начаты с  $m_0(x^*) = 0,3$ ; последовательность значений функционала получилась такой:  $Q_i^* = 3,991 \cdot 10^{-2}$ ;  $2,558 \cdot 10^{-2}$ ;  $2,554 \cdot 10^{-2}$ ;  $2,553 \cdot 10^{-2}$ ;  $2,553 \cdot 10^{-2}$ ;  $2,552 \cdot 10^{-2}$ ;  $2,552 \cdot 10^{-2}$  ( $i = 1, \dots, 6$ ).

Отметим, во-первых, что предельное значение функционала  $Q_0^*$  отличается от  $Q_1^*$  всего на 0,2%; во-вторых, значение функционала, найденное по формуле (3.1), равно  $2,554 \cdot 10^{-2}$  и практически совпадает с предельным. Другими словами, при практических расчетах можно ограничиться оптимальным управлением в первом приближении, которое найдено в аналитическом виде (как показали расчеты, этот важный вывод сохраняет свою силу и при других физически допустимых комбинациях параметров  $x_k^*$ ,  $\tau_w$  и  $N^*$ ); при этом выигрыш в значении функционала по сравнению с неоптимальным (автомодельным) вдувом составляет примерно 36% при одной и той же мощности системы охлаждения. Интересно отметить, что этот выигрыш сильно зависит как от протяженности участка вдува (например, при  $x_k^*=0,1$ ;  $\tau_w=0,25$ ;  $N^*=0,01799$  выигрыш составляет всего 4%), так и от температурного фактора (например, при  $x_k^*=1,0$ ;  $\tau_w=0,25$ ;  $N^*=0,01799$  выигрыш составляет 57%).

Автор благодарит В. Г. Павлова за содержательное обсуждение работы, В. А. Овчинникова и А. Н. Кусюмова — за эффективную помощь при организации вычислений.

#### ЛИТЕРАТУРА

1. *Сиразетдинов Т. К.* Оптимизация систем с распределенными параметрами. М.: Наука, 1977. 479 с.
2. *Гараев К. Г.* Об одном следствии из теоремы Нетер для двумерных вариационных задач типа Майера // ПММ. 1980. Т. 44. Вып. 3. С. 448–453.
3. *Lie Sophus.* Vorlesungen über Differentialgleichungen mit bekannten infinitesimalen transformationen. Leipzig: Teubner, 1891. 618 S.
4. *Овсянников Л. В.* Групповые свойства дифференциальных уравнений. Новосибирск: Наука, 1962. 238 с.
5. *Noether E.* Invariante Variationsprobleme // Nachr. Kgl. Ges. Wiss. Göttingen, Math. Phys. Kl. 1918. S. 235–257. (Рус. перев.: Нетер Э. Инвариантные вариационные задачи // Вариационные принципы механики. М.: Физматгиз, 1959. С. 611–630).
6. *Ибрагимов Н. Х.* Инвариантные вариационные задачи и законы сохранения // Теорет. и мат. физика. 1969. Т. 1. № 3. С. 350–359.
7. *Лойцянский Л. Г.* Механика жидкости и газа. М.: Наука, 1973. 847 с.
8. *Белов С. В.* Пористые материалы в машиностроении. М.: Машиностроение, 1981. 247 с.
9. *Дородницын А. А.* Об одном методе решения уравнений ламинарного пограничного слоя // ПМТФ. 1960. № 3. С. 111–118.
10. *Дородницын А. А.* Ламинарный пограничный слой в сжимаемом газе // Сборник теоретических работ по аэродинамике. М.: Оборонгиз, 1957. С. 140–173.
11. *Лю-Шень-Цюань.* Расчет ламинарного пограничного слоя в сжимаемом газе при наличии отсоса или вдува // Журн. вычисл. математики и мат. физики. 1962. Т. 2. № 5. С. 868–883.
12. *Гараев К. Г., Павлов В. Г.* Групповые свойства уравнений оптимально управляемого пограничного слоя // Изв. вузов. Авиац. техника. 1970. № 4. С. 5–9.
13. *Гараев К. Г., Павлов В. Г., Овчинников В. А.* Оптимизация теплообмена в пограничном слое сжимаемого вязкого газа // Изв. вузов. Авиац. техника. 1984. № 4. С. 18–22.
14. *Краснов Н. Ф.* Аэродинамика тел вращения. М.: Машиностроение, 1964. 572 с.

Казань

Поступила в редакцию  
18.V.1987