

К ПОСТАНОВКЕ ВАРИАЦИОННЫХ ЗАДАЧ ГАЗОВОЙ ДИНАМИКИ

В. М. Борисов, Ю. Д. Шмыглевский (Москва)

Уравнения газовой динамики двумерных изоэнергетических и изэнтропических течений в форме контурных интегралов имеют вид

$$\begin{aligned} \oint f(y, w, \vartheta) dx - \varphi(y, w, \vartheta) dy &= 0 \\ \oint F(y, w, \vartheta) dx - \Phi(y, w, \vartheta) dy &= 0 \end{aligned} \quad \left(\begin{array}{l} w = w(x, y) \\ \vartheta = \vartheta(x, y) \end{array} \right) \quad (1)$$

где x, y — декартовы координаты в рассматриваемой плоскости течения; w, ϑ — соответственно модуль скорости и угол наклона скорости к оси x . Интегрирование ведется по произвольному замкнутому контуру L . Первое из уравнений (1) может рассматриваться как уравнение движения в проекции на ось x , второе — как уравнение неразрывности.

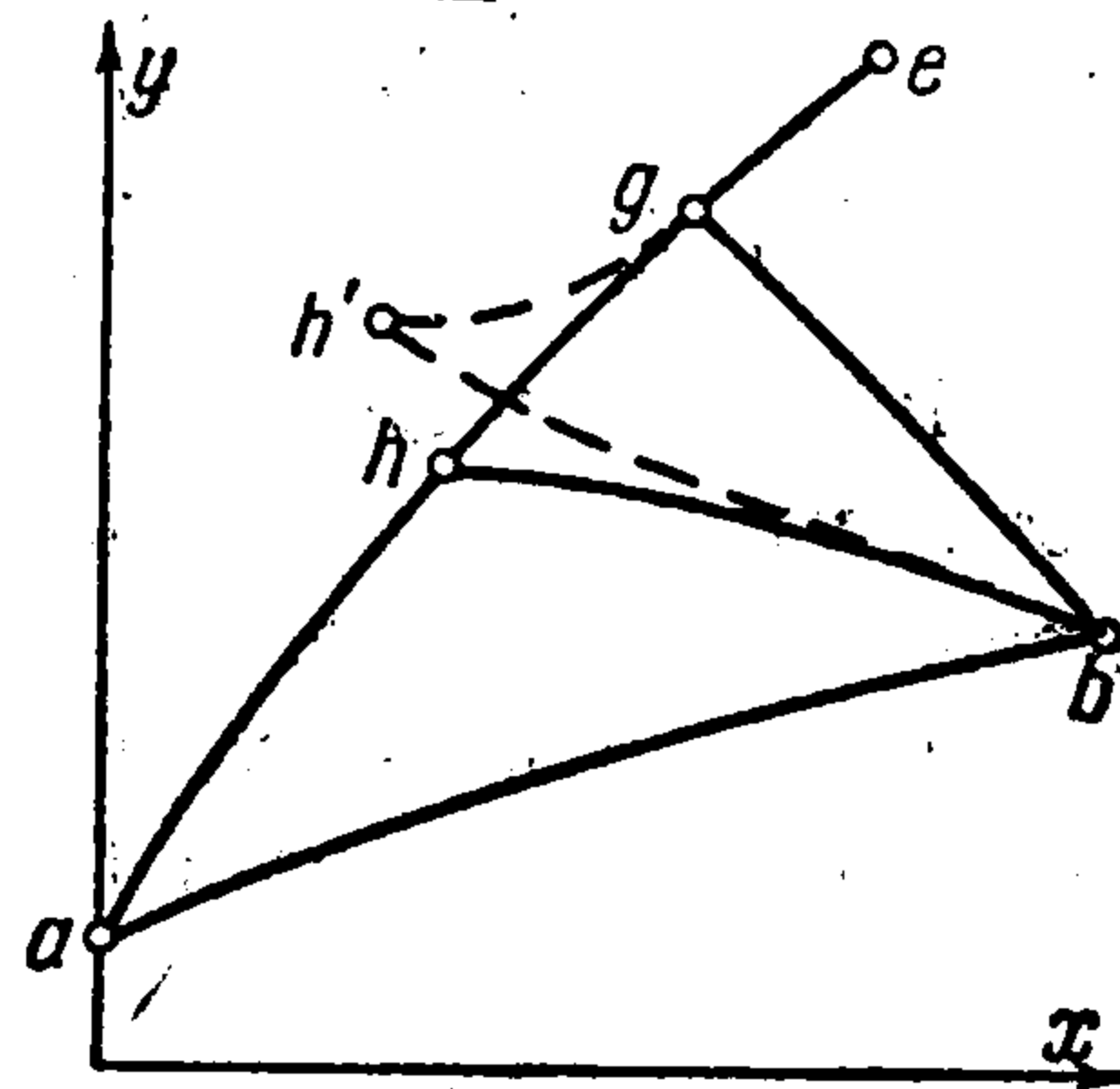
В дифференциальной форме уравнения (1) имеют вид

$$\frac{\partial \varphi}{\partial x} + \frac{\partial f}{\partial y} = 0, \quad \frac{\partial \Phi}{\partial x} + \frac{\partial F}{\partial y} = 0 \quad (2)$$

Одна из возможных постановок задач об отыскании тел с минимальным волновым сопротивлением (или сопел с максимальной тягой) сводится к следующему. Заданы точки a и b и характеристика ae набегающего потока (фигура). Вводится контрольный контур ahb , причем hb — характеристика уравнений (2), проходящая в точку b . Уравнения (1) позволяют записать величину сопротивления χ и нулевой расход газа Ψ через образующую ab в виде

$$\chi = \int_a^h f dx - \varphi dy + \int_h^b f dx - \varphi dy \quad (3)$$

$$\Psi = 0 = \int_a^h F dx - \Phi dy + \int_h^b F dx - \Phi dy \quad (4)$$



Для решения задачи необходимо найти функцию w на hb , реализующую экстремум функционала (3) при условиях (4) и

$$X \equiv x_b - x_a = \int_a^h dx + \int_h^b dx \quad (5)$$

с учетом непрерывности функций w и ϑ в точке h и уравнений характеристики, из которых первое дает связь между dx и dy , второе представляет собой так называемое условие совместности.

Такая постановка вариационных задач учитывает все связи на hb и использована в работах [1-3].

Рао [4] предложил иной подход к формулировке этих задач. В качестве замыкающей линии gb контрольного контура agb выбирается вначале произвольная линия, но связь между w и ϑ на gb не учитывается. Эта связь обусловлена следующими обстоятельствами. Пусть каким-либо путем, например решением вариационной задачи, найдены функции w и ϑ на gb . Тогда решение задачи Коши для уравнений (2) с данными на gb определяет решение в треугольнике $gh'b$. При этом, вообще говоря, найденная характеристика gh' не совпадает с участком gh заданной характеристики ae . Аналогичная картина имеет место и в том случае, когда линии hb и gb меняются ролями. Таким образом постановка задачи [4] является неполной. Пренебрежение одной из связей в общем случае приводит к неверным результатам. Однако полная постановка задачи в данном случае затруднена тем, что связь между w и ϑ на gb в явном виде неизвестна.

Приведенные рассуждения очевидны, но появление поздних работ [5,6], в которых методу Рао уделяется большое внимание и в то же время не отмечается неправильность постановки задачи [4], вызывает возможность ошибок при рассмотрении новых задач. Следует отметить, что обоснование метода Рао в работе [5] касается только выполнения условий совместности на найденной линии gb с характеристическим направлением. Покажем, что правильный конечный результат в работе [4] получен в известной мере случайно. Уравнения (2) можно переписать в виде

$$\begin{aligned} \Phi_w w_x + \Phi_\vartheta \vartheta_x + f_w w_y + f_\vartheta \vartheta_y + f_y &= 0 \\ \Phi_w w_x + \Phi_\vartheta \vartheta_x + F_w w_y + F_\vartheta \vartheta_y + F_y &= 0 \end{aligned} \quad (6)$$

где индексами отмечены частные производные. Уравнения характеристик системы (6) определяются равенством

$$\begin{vmatrix} \Phi_w \tau - f_w & \Phi_\vartheta \tau - f_\vartheta \\ \Phi_w \tau - F_w & \Phi_\vartheta \tau - F_\vartheta \end{vmatrix} = 0 \quad \left(\tau = \frac{dy}{dx} \right) \quad (7)$$

В постановке [4] вариационная задача сводится к отысканию функций w и ϑ на gb , реализующих безусловный экстремум функционала

$$I = \int_a^g [\lambda_1 (f - \Phi\tau) + \lambda_2 (F - \Phi\tau) + \lambda_3] dx + \int_g^b [\lambda_1 (f - \Phi\tau) + \lambda_2 (F - \Phi\tau) + \lambda_3] dx \quad (8)$$

где $\lambda_1, \lambda_2, \lambda_3$ — постоянные множители Лагранжа. Интеграл по ag является функцией верхнего предела. Производя варьирование, получим, в частности, уравнения Эйлера на gb или части этой линии

$$\lambda_1 (f_w - \Phi_w \tau) + \lambda_2 (F_w - \Phi_w \tau) = 0, \quad \lambda_1 (f_\vartheta - \Phi_\vartheta \tau) + \lambda_2 (F_\vartheta - \Phi_\vartheta \tau) = 0 \quad (9)$$

Множители λ_1 и λ_2 , вообще говоря, не равны нулю, поэтому условие совместности уравнений (9) совпадает с равенством (7) и неожиданно дает уравнение для определения величины $\tau = dy/dx$.

Пусть теперь рассматривается вариационная задача, в которой [условие типа (5) заменено условием более общего вида, не связанным с уравнениями (1):

$$P = \int_a^g U(y, w, \vartheta) dx - V(y, w, \vartheta) dy + \int_g^b U(y, w, \vartheta) dx - V(y, w, \vartheta) dy$$

В этом случае функционал типа (8) записывается в форме

$$\begin{aligned} J = & \int_a^g [\lambda_1 (f - \Phi\tau) + \lambda_2 (F - \Phi\tau) + \lambda_3 (U - V\tau)] dx + \\ & + \int_g^b [\lambda_1 (f - \Phi\tau) + \lambda_2 (F - \Phi\tau) + \lambda_3 (U - V\tau)] dx \end{aligned}$$

Уравнения Эйлера на линии gb или ее части имеют вид

$$\begin{aligned} \lambda_1 (f_w - \Phi_w \tau) + \lambda_2 (F_w - \Phi_w \tau) + \lambda_3 (U_w - V_w \tau) &= 0 \\ \lambda_1 (f_\vartheta - \Phi_\vartheta \tau) + \lambda_2 (F_\vartheta - \Phi_\vartheta \tau) + \lambda_3 (U_\vartheta - V_\vartheta \tau) &= 0 \end{aligned}$$

и не определяют τ . Если в качестве gb выбрана не характеристическая линия, то последние уравнения, как уже отмечалось, приведут к результатам, противоречащим данным на характеристике ae .

Представим, наконец, мысленно, что в постановке исходной задачи учтена связь между w и ϑ на gb . В этом случае выражение под интегралом по gb в равенстве (8) будет иметь дополнительное слагаемое. Соответствующие уравнения Эйлера перестанут быть однородными относительно λ_1 и λ_2 . Дополнительное ограничение на τ типа (7) в этом случае не возникает, что показывает непротиворечивость полной постановки задачи. Изложенное переносится и на случай неизэнтропических течений.

Поступила 10 X 1962

ЛИТЕРАТУРА

1. Н и к о л ь с к и й А. А. О телах вращения с протоком, обладающих наименьшим волновым сопротивлением в сверхзвуковом потоке. Сб. теорет. работ по аэродинамике. Оборонгиз, 1957, стр. 56—63.
2. G u d e r l e y G., H a n t s c h E. Beste Formen für achsensymmetrische Überschallschubdüsen. Z. Flugwissenschaften, September 1955, B. 3, H. 9, s.s. 305—313.
3. Ш м ы г л е в с к и й Ю. Д. Некоторые вариационные задачи газовой динамики осесимметричных сверхзвуковых течений. ПММ, 1957, т. XXI, вып. 2, стр. 195—206.
4. R a o G. V. R. Exhaust nozzle contour for optimum thrust. Jet Propulsion, 1958, vol. 28, No 6, pp. 377—382.
5. G u d e r l e y G. On Rao's method for the computation of exhaust nozzles. Z. Flugwissenschaften, Dezember 1959, B. 7, H. 12, s.s. 345—350.
6. G u d e r l e y K. G., A r m i t a g e J. V., V a l e n t i n e E. M. Nose and inlet shapes of minimum drag in supersonic flow. IAS Paper, 1962, No. 62—116.

О ПРОСТРАНСТВЕННЫХ ТЕЛАХ НАИМЕНЬШЕГО СОПРОТИВЛЕНИЯ ПРИ БОЛЬШИХ СВЕРХЗВУКОВЫХ СКОРОСТЯХ

А. Л. Гонор

(Москва)

В баллистике и газовой динамике определяются формы тел вращения, имеющие наименьшее сопротивление при заданном удлинении, объеме или при каких-либо других дополнительных условиях.

Из этих решений и из экспериментов стало известно, что придание телу оптимальной формы при гиперзвуковых скоростях обтекания позволяет уменьшить (см., например, [1]) его волновое сопротивление (по сравнению с эквивалентным конусом) примерно на 30—40%.

Ниже делается попытка сформулировать и решить задачу о форме пространственного оптимального тела в гиперзвуковом потоке газа.

Рассмотрим обтекание тела (фиг. 1) в цилиндрической системе координат ρ, φ, z , в которой ось z выбрана по потоку. Предположим, что поверхность тела определяется уравнением

$$\rho = r(\varphi) f(z) \quad (1)$$

Считая длину тела равной единице, а функцию $f(z)$ безразмерной, можно положить $f(1) = 1$.

Давление на поверхности тела будем определять по закону Ньютона, который можно записать в виде

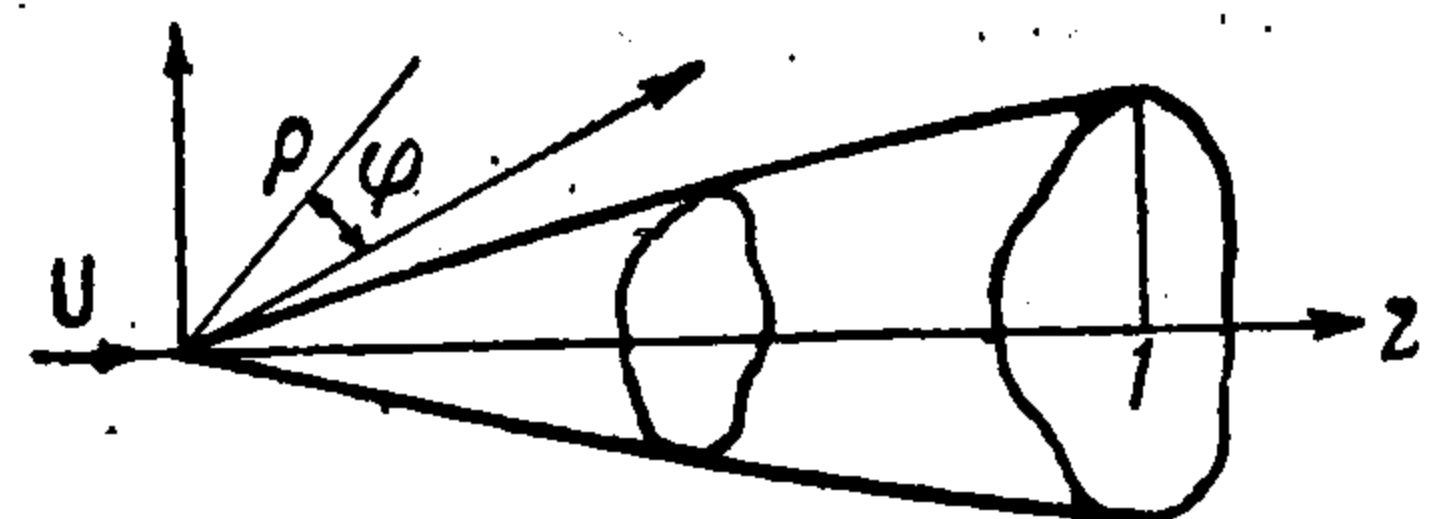
$$C_p = k \cos^2(\mathbf{n}, \mathbf{U}) \left(C_p = \frac{2(p - p_0)}{\rho U^2} \right) \quad (2)$$

где C_p — коэффициент давления, k — коэффициент пропорциональности, \mathbf{n} — вектор нормали; \mathbf{U} — вектор скорости набегающего потока. Используя равенства (1), (2), можно показать, что коэффициент сопротивления тела, отнесенный к площади ми-деля S (при $f'(z) \geq 0$), представляется выражением

$$C_x = \frac{K}{S_1} \int_0^{2\pi} r^4(\varphi) d\varphi \int_0^1 \frac{f(z) f'^3(z) dz}{1 + r'^2/r^2 + r^2 f'^2(z)} \quad (3)$$

Ограничимся теперь рассмотрением тонких тел; тогда величина $r^2 f'^2(z) \ll 1$ и в выражении (3) ею можно пренебречь. В результате получим

$$C_x = \frac{K}{S_1} \int_0^1 f(z) f'^3(z) dz \int_0^{2\pi} \frac{r^4(\varphi) d\varphi}{1 + r'^2/r^2} \quad (4)$$



Фиг. 1