

ГИДРОМЕХАНИКА

В. Г. Саноян

Гидродинамический расчет плоских каналов произвольного очертания

(Представлено И. В. Егиазаровым 30. V. 1955)

Почти всякая промышленная установка, связанная с использованием находящихся в движении жидкостей или газов, всегда имеет в своем составе в качестве основных элементов расширяющиеся и сужающиеся каналы*. Правильный расчет их совершенно необходим для обеспечения удовлетворительного коэффициента полезного действия установки.

Для решения прямой задачи об определении поля скоростей и давлений в плоском канале произвольного профиля рассмотрим сначала решение обратной задачи: профилирование плоских каналов по заданному распределению скорости в плоскости симметрии.

Пусть в плоскости симметрии канала распределение скоростей выражается функцией $u_0 = f(x)$, тогда сопряженная скорость в любой точке течения будет:

$$\bar{V}(z) = u - iv = f(z), \quad (1)$$

где $z = x + iy$ — комплексная координата.

Зная сопряженную скорость, легко найти комплексный потенциал χ , а, следовательно, функцию тока ψ и потенциал скоростей φ ; и имеем

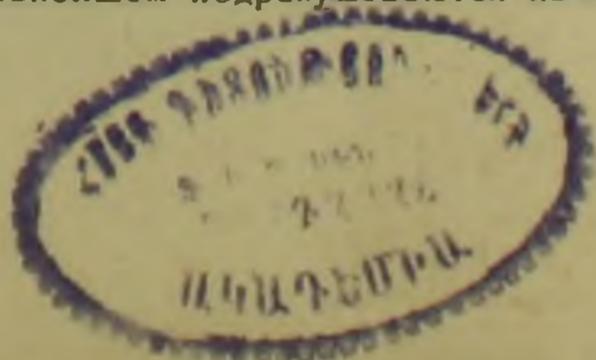
$$\chi = \varphi + i\psi = \int \bar{V} dz = \int f(z) dz. \quad (2)$$

В качестве $f(x)$ можно взять функцию

$$f(x) = \frac{\mu + 1}{2} - \frac{\mu - 1}{2} \operatorname{th} x. \quad (3)$$

Эта функция характерна тем, что имеет две асимптоты, параллельные оси x и находящиеся от нее соответственно на расстояниях 1 и μ . В случае применения такой функции получающиеся линии тока тоже должны иметь две асимптоты, при этом μ будет отношением выходного сечения канала к входному (фиг. 1).

* Здесь и в дальнейшем подразумеваются напорные системы.

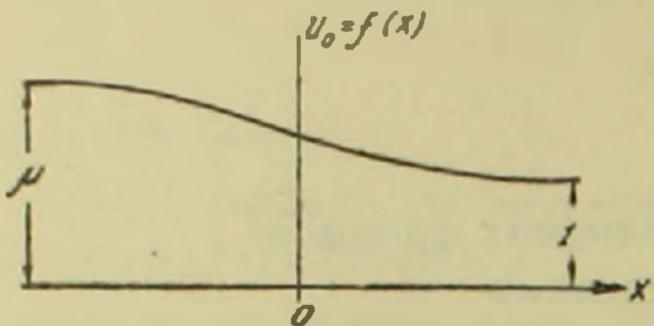


$$\mu = \frac{b_{\text{вых}}}{b_{\text{вх}}}.$$

Согласно (3), сопряженная скорость выразится формулой

$$V = \frac{\mu + 1}{2} - \frac{\mu - 1}{2} \operatorname{th} z. \quad (3')$$

Тогда по формуле (2) найдем комплексный потенциал и функцию тока:



$$\chi = \frac{\mu + 1}{2} - \frac{\mu - 1}{2} \operatorname{th} z, \quad (4)$$

$$\psi = \frac{\mu + 1}{2} y - \frac{\mu - 1}{2} \operatorname{arctg}(\operatorname{th} x \cdot \operatorname{tg} y). \quad (5)$$

Фиг. 1.

Из выражения (5) можно найти связь между x и y через параметр ψ :

$$x = \operatorname{arth} \frac{\operatorname{tg} \left(\frac{\frac{\mu + 1}{2} y - \psi}{\frac{\mu - 1}{2}} \right)}{\operatorname{tg} y}. \quad (6)$$

Задавая различные значения ψ , по этой формуле можно построить криволинейные плоские диффузоры и конфузоры. Составляющие скорости будут:

$$u = \frac{\mu + 1}{2} - \frac{\mu - 1}{2} \frac{\operatorname{sh} 2x}{\operatorname{ch} 2x + \cos 2y}, \quad (7)$$

$$v = \frac{\mu - 1}{2} \frac{\sin 2y}{\operatorname{ch} 2x + \cos 2y}.$$

Квадрат полной скорости будет:

$$V^2 = \left(\frac{\mu + 1}{2} \right)^2 + \frac{\left(\frac{\mu - 1}{2} \right)^2 (\operatorname{ch} 2x - \cos 2y) - \frac{u^2 - 1}{2} \operatorname{sh} 2x}{\operatorname{ch} 2x + \cos 2y}. \quad (7')$$

Очертания таким образом получающихся каналов будем называть теоретическими профилями.

Перейдем к решению прямой задачи об определении поля скоростей и давлений в канале заданного наперед очертания.

Метод основан на идее введения малых поправок в заранее известное теоретическое решение.

Сначала по формуле (6) для данных геометрических параметров ($b_{\text{вх}}$, $b_{\text{вых}}$, L) заданного канала строится его теоретическое очертание (на фиг. 2 пунктирная линия). Это теоретическое очертание в некотором интервале ($2l$) будет отличаться от очертания заданного канала (фиг. 2). Для устранения этого отличия прибавим такую дополнитель-

ную функцию распределения скорости в плоскости симметрии канала, которая практически отлична от нуля лишь в интервале, где имеется отклонение между заданной и теоретической кривыми.

Задаемся дополнительным распределением скорости в виде:

$$u_0^{(a)} = \frac{a_1 + a_2 x}{\operatorname{ch}^2 \alpha x} \quad \text{или} \quad \bar{V}^{(a)} = \frac{a_1 + a_2 z}{\operatorname{ch}^2 \alpha z}. \quad (7^*)$$

Параметры a_1 , a_2 , α будут определены ниже.

Для удобства переместим начало координат в точку O' (где имеется максимальное расхождение между заданной и теоретической кривыми).

Согласно (7) и (2) получим:

$$\chi^{(a)} = \frac{1}{\alpha} (a_1 + a_2 z) \operatorname{th} z - \frac{a_2}{\alpha^2} \operatorname{In} \operatorname{ch} \alpha z. \quad (8)$$

$$\psi^{(a)} = \frac{1}{\alpha} \frac{(a_1 + a_2 x) \sin 2\alpha y + a_2 y \operatorname{sh} 2\alpha x}{\operatorname{ch} 2\alpha x + \cos 2\alpha y} - \frac{a_2}{\alpha^2} \operatorname{arctg} (\operatorname{th} \alpha x \cdot \operatorname{tg} \alpha y). \quad (9)$$

Связь между параметрами a_1 и a_2 определяется из условия, чтобы на концах интервала отношения дополнительных скоростей к теоретическим были одинаковыми, т. е.

$$\left[\frac{u_0^{(a)}}{u_0^{(r)}} \right]_{x=l} = \left[\frac{u_0^{(a)}}{u_0^{(r)}} \right]_{x=-l}. \quad (10)$$

Обозначая отношение теоретических скоростей на концах интервала через ϵ , получим:

$$\frac{[u_0^{(a)}]_{x=l}}{[u_0^{(a)}]_{x=-l}} = \frac{a_1 + a_2 l}{a_1 - a_2 l} = \epsilon, \quad (11)$$

отсюда:

$$a_2 = \frac{a_1}{l} \frac{1 - \epsilon}{1 + \epsilon}. \quad (12)$$

Параметр a_1 определяется из условия, чтобы в сечении максимального отклонения после „исправления“ обе кривые совпали.

Так как в бесконечности вниз и вверх по потоку обе кривые совпадают, то можно написать очевидное условие равенства расхода между соответствующими линиями тока и осью x :

$$\int_0^{y_2} \{u^{(r)} + u^{(a)}\} dy = \int_0^{y_1} u^{(r)} dy = C. \quad (13)$$

Постоянная C представляет значение функции тока вдоль теоретической кривой.

Учитывая, что

$$\int_0^{y_2} u^{(r)} dy = \psi^{(r)}(x - x_0, y_2), \quad \int_0^{y_1} u^{(r)} dy = \psi^{(r)}(x - x_0, y_1).$$

$$\int_0^{y_2} u^{(A)} dy = \psi^{(A)}(x, y_2), \quad (14)$$

будем иметь, согласно (13),

$$\psi^{(\tau)}(x - x_0, y_2) + \psi^{(A)}(x, y_2) = C. \quad (15)$$

Подставляя в (15) выражение для $\psi^{(A)}$ из (9), получим, после некоторых простых преобразований:

$$a_1 = \frac{\alpha}{\operatorname{tg} \alpha y_2} [C - \psi^{(\tau)}(0, y_2)]. \quad (16)$$

Последний параметр α определяется из условия, чтобы на концах интервала дополнительная скорость $u_0^{(A)}$ составила величину порядка 1—2% основной (теоретической) скорости, т. е.

$$\left[\frac{u_0^{(A)}}{u_0^{(\tau)}} \right]_{x=l} = \delta \leq 0,02. \quad (17)$$

Такая точность практически вполне достаточна.

Подставляя из (7'') значение $u_0^{(g)}$ при $x=l$ в (17) и учитывая соотношения (12) и (16), получим уравнение для определения α :

$$\frac{2\alpha}{\operatorname{tg} \alpha y_2} \cdot \frac{C - \psi^{(\tau)}(0, y_2)}{(1 + \epsilon) \operatorname{ch}^2 \alpha l} \cdot \frac{1}{[u_0^{(\tau)}]_{x=l}} = \delta. \quad (18)$$

Таким образом определены все неизвестные параметры a_1 , a_2 и α . Имея эти параметры, легко рассчитать по формуле (9) значения дополнительной функции тока в различных точках течения и построить приближающуюся к заданной кривой исправленную кривую по формуле:

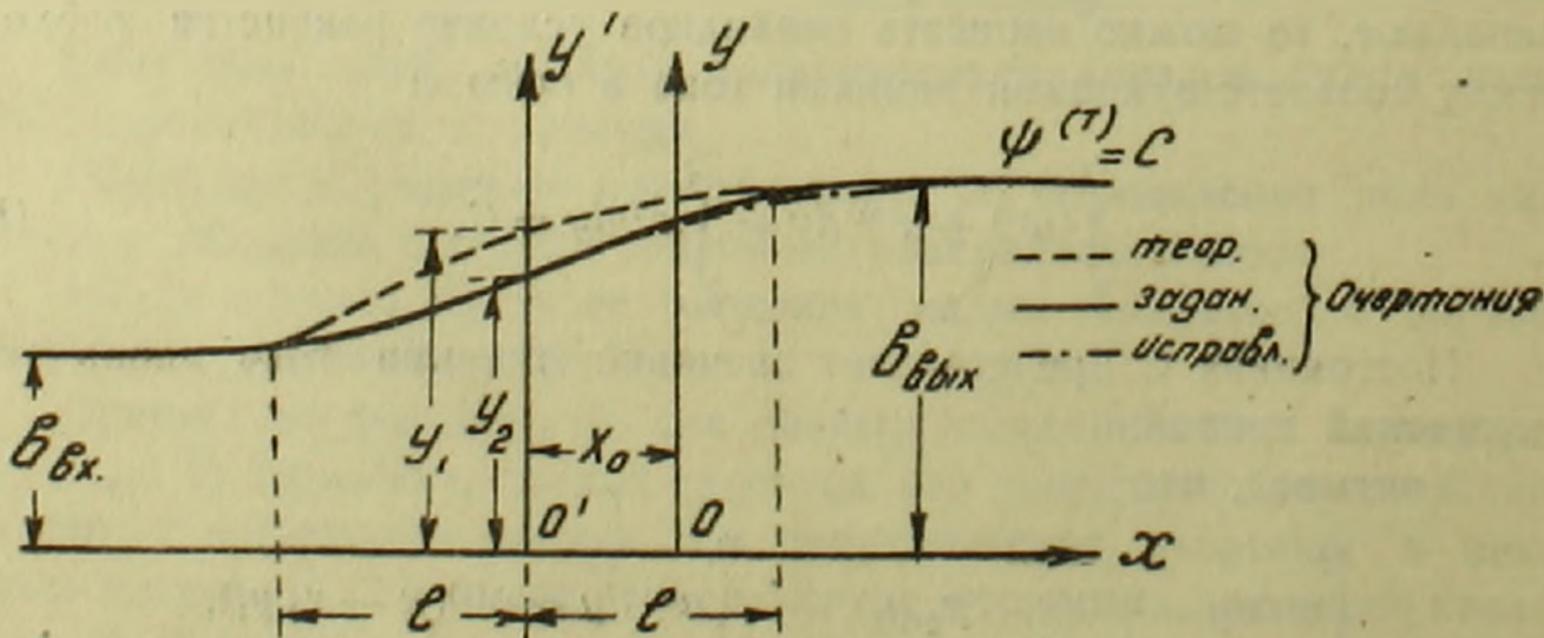
$$\psi^{(\tau)} + \psi^{(A)} = C. \quad (19)$$

А скорости определяются по формуле:

$$\bar{V} = \bar{V}^{(A)} + \bar{V}^{(\tau)}, \quad (20)$$

где значения $\bar{V}^{(\tau)}$ и $\bar{V}^{(A)}$ определяются соответственно из формул (3') и (7'').

На графике фиг. 2 показана линия тока после первого „исправ-



Фиг. 2.

ления"; как видно из этого графика, после первого „исправления“ теоретический профиль приближается к заданному. Оставшееся на некотором малом участке расхождение можно устранить, введя повторное „исправление“ в пределах этого участка.

Влияние пограничного слоя в настоящей статье не учитывается. При необходимости это влияние можно учитывать исходя из теории пограничного слоя.

Расчет вышеизложенным методом не представляет никаких трудностей с вычислительной стороны.

Водно-энергетический институт
Академии наук Армянской ССР

Վ. Գ. ՍԱՆՈՅԱՆ

Կամայական եզրագծեր ունեցող ջրանցքների հիդրոդինամիկական հաշվարկումը

Հոդվածում տրվում է հարթ ջրանցքների հիդրոդինամիկական հաշվարկման մեթոդը: Նախ լուծվում է այսպես կոչված հակառակ խնդիրը՝ կառուցել հարթ դիֆուզորի կամ կոնֆուզորի եզրագիծը, երբ տրված է արագությունների բաշխման օրենքը նրանց սիմետրիայի հարթության վրա:

Վերջինս տրվում է (3) ֆունկցիայով, որը հատկանշական է այն բանով, որ ունի երկու ասիմպտոտներ գուդհանո x առանցքին (հետևապես այդ ֆունկցիային համապատասխանող հոսքի զծերը նույնպես կունենան երկու ասիմպտոտներ), μ -ն ներկայացնում է ջրանցքի ելքի և մուտքի լայնությունների հարաբերությունը: (3) ֆունկցիայի ողտազործման դեպքում ջրանցքի եզրագիծը արտահայտվում է (6) առնչությամբ, որտեղ ψ -ն հոսքի ֆունկցիան է: Արագության բաղադրիչներն արտահայտվում են (7) բանաձևովերով: Այս ձևով ստացված ջրանցքների եզրագծերն հոդվածում անվանված են տեսական եզրագծեր:

Նախօրոք տված եզրագծեր ունեցող ջրանցքի հաշվարկման խնդիրը լուծվում է հետևյալ եղանակով: Նախ տվյալ պարամետրեր ունեցող ջրանցքի համար կառուցվում է նրա տեսական պրոֆիլը, ապա այդ պրոֆիլը համեմատվում է տված ջրանցքի պրոֆիլի հետ (4ժ-2), այդ երկու պրոֆիլներն համընկնում են ամենուրեք, բայց կարող է պատահել մի փոքր 21 ինտերվալում: Այդ 21 ինտերվալում տեսական և տված եզրագծերի միջև տարբերությունը վերացնելու համար տեսական եզրագծին համապատասխանող առանցքային արագությունների բաշխմանը դումարվում է մի նոր, յրացուցիչ արագությունների բաշխում (7^ա), այնպիսին, որը պրակտիկորեն հավասար չի զերոյի միայն այն ինտերվալում 21 որտեղ գոյություն ունի շեղում վերոհիշյալ 2 եզրագծերի միջև: α_1 , α_2 և α պարամետրերն որոշվում են այն պայմանից, որպեսզի ինտերվալի ծայրերում յրացուցիչ արագությունների հարաբերությունը հիմնականին լինի նույնը և բավականին փոքր, բացի դրանից որպեսզի ամենամեծ յեղում ունեցող կարվածքում «ուղղումից» հետո երկու կորերը համընկնեն:

Նկ. 2-ում հոծ գծով ցույց է տրված ջրանցքի տված եզրագիծը, որին համապատասխանում է մուտքի և ելքի լայնություններ՝ $b_{\text{մու}}$ և $b_{\text{ելք}}$: Այդ ջրանցքին համապատասխանող տեսական եզրագիծը կառուցված է (6) բանաձևի օգնությամբ և նկարում ցույց է տրված պունկտիրային գծով: Այդ երկու եզրագծերը չեն համընկնում 21 ինտերվալում: Ավելացնելով առանցքի վրա արագությունների յրացուցիչ բաշխում, տեսական եզրագիծը մոտենում է տված եզրագծին (ուղղումից հետո տեսական եզրագիծը ցույց է տրված առանցքային գծով):

Հոդվածում հաշվի չի առնված սահմանային շերտի ազդեցությունը, անհրաժեշտության դեպքում այն կարելի է հաշվի առնել ելնելով սահմանային շերտի տեսությունից: