

ГИДРОМЕХАНИКА

Н. Н. КАБАЧИНСКИЙ

**ВОПРОСУ О ВЫЧИСЛЕНИИ ПРОФИЛЯ ВОЛН, ВОЗНИКАЮЩИХ
ПРИ ДВИЖЕНИИ КОРАБЛЯ**

(Представлено академиком В. Л. Поздюниным 20 VI 1947)

Исходным положением работы является использование права нагнать одну на другую волны, вызываемые отдельными элементами параметризованного по *J. H. Michell*'ю⁽¹⁾ корабля. Чтобы облегчить вычисление профиля, достаточно раз и навсегда составить таблицы функций влияния, зависящих лишь от координат. Наиболее удобной оказалась та форма потенциала скоростей, которая получается непосредственно при определении его по методу *Л. Н. Сретенского*⁽²⁾. Для наших целей потребовалось внести видоизменения в некоторых частях.

Плоскость координат *XOZ* совмещаем с диаметральной, *XOY* — невозмущенной поверхностью потока, набегающего на корабль со скоростью *c*, противоположной положительному направлению оси *OX*. Ось *OZ* направляем вверх. Выделяем на диаметральной плоскости прямоугольник со сторонами, параллельными осям и равными $d\xi$ и $d\zeta$. Абсолютную величину его погружения обозначаем ζ . Совокупность двух участков поверхности корабля, проектирующихся на этот прямоугольник, и будет тем волнообразующим элементом, профиль волны которого требуется вычислить.

В потенциале скоростей $\Phi(x, y, z)$ выделяем $\varphi(x, y, z)$ — потенциал возмущений:

$$\Phi(x, y, z) = cx + \varphi(x, y, z). \quad (1)$$

В свою очередь, φ разделяем на два слагаемые: ψ — потенциал возмущения, соответствующего предельному случаю бесконечно большой силы тяготения, и ω — дополнение к ψ до φ при конечном g . Граничное условие для потенциала возмущения φ :

$$\left[\frac{\partial \varphi}{\partial z} \right]_{z=0} = -\frac{1}{g} \left[c^2 \frac{\partial^2 \varphi}{\partial x^2} - \mu c^2 \frac{\partial \varphi}{\partial x} \right]_{z=0}, \quad (2)$$

где μ — коэффициент диссипативных сил *Rayleigh*, в случае $g \rightarrow \infty$ переходит в граничное условие для ψ :

$$\left[\frac{\partial \psi}{\partial z} \right]_{z=0} = 0. \quad (3)$$

Следовательно, при наличии в потоке особенности для построения ψ надо добавить отражение этой особенности в плоскости *XOY*.

В нашем случае:

$$\psi = \left[\frac{1}{\sqrt{x^2 + y^2 + (z - \zeta)^2}} + \frac{1}{\sqrt{x^2 + y^2 + (z + \zeta)^2}} \right] d^2 e, \quad (4)$$

где $d^2 e = \frac{c}{2\pi} \tau d\xi d\zeta$ — величина, пропорциональная обильности эквивалентного волнообразующему элементу источника, причем $\tau = \frac{\partial f(x, z)}{\partial x}$; здесь $y = \pm f(x, z)$ — уравнение поверхности корабля.

Пользуясь известными из теории функций Бесселя зависимостями, получаем:

$$\left[-\frac{\partial^2 \psi}{\partial x^2} + \mu \frac{\partial \psi}{\partial x} \right]_{z=0} = \frac{d^2 e}{\pi} \int_0^\infty dk \int_{-\pi}^\pi (k^2 \cos^2 \theta + i\mu k \cos \theta) e^{k(-\zeta + ix \cos \theta + iy \sin \theta)} d\theta.$$

Отыскивая $\omega(x, y, z)$ в форме:

$$\omega(x, y, z) = \frac{d^2 e}{\pi} \int_0^\infty dk \int_{-\pi}^\pi A(k, \theta) e^{k[(z-\zeta) + ix \cos \theta + iy \sin \theta]} d\theta,$$

используя условие (2) и обозначая $h = c^2/g$, получаем:

$$A(k, \theta) = -1 + \frac{1/h}{-k \cos^2 \theta - \mu i \cos \theta + 1/h}.$$

Ограничиваем задачу определением профиля при $y=0$. Вводя новые переменные: $\alpha = k \cos \theta$, $\gamma = k$, получаем при $\mu \rightarrow 0$ в пределе:

$$\omega = \frac{4d^2 e}{\pi} \left[-\int_0^\infty e^{-\zeta\gamma} d\gamma \int_0^\gamma \frac{\cos x\alpha}{V\gamma^2 - \alpha^2} d\alpha + \frac{1}{h} \int_0^\infty e^{-\zeta\gamma} \gamma d\gamma \int_0^\gamma \frac{\cos x\alpha}{\left(\frac{\gamma}{h} - \alpha^2\right) V\gamma^2 - \alpha^2} d\alpha - \frac{\pi}{2} \int_{1/h}^\infty e^{-\zeta\gamma} \frac{\sin x\sqrt{\gamma/h}}{\sqrt{h\gamma - 1}} d\gamma \right]. \quad (5)$$

В последующем пользуемся относительными размерами: $d\xi_1 = d\xi/h$, $d\zeta_1 = d\zeta/h$, ..., опуская индекс 1 для сокращения письма. Целесообразно рассматривать возвышение $d\eta_{\omega\zeta}$, вызываемое источником той же плотности по полоске шириной $d\xi$, начинающейся на глубине ζ_0 и простирающейся бесконечно вниз:

$$\frac{d\eta_{\omega\zeta}}{\tau d\xi} = \frac{2}{\pi^2} (-L + N + \pi M), \quad (6)$$

где

$$L = \int_0^\infty \frac{e^{-\zeta\gamma}}{\gamma} d\gamma \int_0^\gamma \frac{\alpha \sin x\alpha}{V\gamma^2 - \alpha^2} d\alpha, \quad (7)$$

$$N = \int_0^\infty e^{-\zeta\gamma} d\gamma \int_0^\gamma \frac{\alpha \sin x\alpha}{(\gamma^2 - \alpha^2) V\gamma^2 - \alpha^2} d\alpha, \quad (8)$$

$$M = \int_{1/h}^\infty e^{-\zeta\gamma} \frac{\cos x\gamma}{V\gamma^2 - 1} d\gamma. \quad (9)$$

В выражении $d\eta_{\omega r}$ не учтено влияние ψ . Для возвышения $d\eta_{\psi r}$ соответствующего влиянию ψ , имеем:

$$\frac{d\eta_{\psi r}}{\tau d\xi} = \frac{2}{\pi^2} \frac{\pi}{2x} \left(1 - \frac{\zeta_0}{\sqrt{x^2 + \zeta_0^2}} \right). \quad (10)$$

Для приложений наиболее существенна функция M . При $\zeta_0 = 0$ она пропорциональна функции Неймана первого порядка:

$$M(0, x) = -\frac{\pi}{2} N_0(x). \quad (11)$$

Используя соотношение $\partial M / \partial \zeta_0 = \partial^2 M / \partial x^2$ и разлагая $M(\zeta_0, x)$ по степеням ζ_0 при $\zeta_0 = 0$, получаем выражение для вычисления M при достаточно малых ζ_0 и больших x :

$$\begin{aligned} M(\zeta_0, x) = & -\frac{\pi}{2} \left\{ N_0(x) \left[e^{-\zeta_0} + \frac{\zeta_0^2}{x^2} \left(-\frac{3}{2!} + \frac{9}{3!} \zeta_0 - \frac{18}{4!} \zeta_0^2 + \frac{30}{5!} \zeta_0^3 - \frac{45}{6!} \zeta_0^4 + \dots \right) \right] + \right. \\ & + \frac{\zeta_0^3}{x^4} \left(-\frac{60}{3!} + \frac{345}{4!} \zeta_0 - \frac{1025}{5!} \zeta_0^2 + \frac{2775}{6!} \zeta_0^3 - \dots \right) + \\ & + \frac{\zeta_0^4}{x^6} \left(-\frac{2520}{4!} + \frac{23940}{5!} \zeta_0 - \dots \right) \left. \right] + \\ & + \frac{\zeta_0}{x} N_1(x) \left[e^{-\zeta_0} + \frac{\zeta_0}{x^2} \left(\frac{6}{2!} - \frac{33}{3!} \zeta_0 + \frac{96}{4!} \zeta_0^2 - \frac{210}{5!} \zeta_0^3 + \frac{390}{6!} \zeta_0^4 - \dots \right) \right] + \\ & + \frac{\zeta_0^2}{x^4} \left(\frac{120}{3!} - \frac{1320}{4!} \zeta_0 + \frac{6345}{5!} \zeta_0^2 - \dots \right) \left. \right\}. \quad (12) \end{aligned}$$

Таблица 1
Значения функции M

$k \backslash \zeta_0$	0	0,15	0,5	1	2
0		0,976	0,601	0,279	0,077
1	0,160	0,416	0,317	0,162	0,063
2	-0,642	-0,373	-0,196	-0,064	-0,011
3	-0,810	-0,620	-0,455	-0,228	-0,055
4	-0,516	-0,434	-0,353	-0,220	-0,069
5	-0,024	-0,051	-0,064	-0,064	-0,025
6	0,396	0,291	0,227	0,105	0,023
7	0,533	0,416	0,341	0,188	0,061
8	0,361	0,292	0,248	0,149	0,047
9	0,008	0,019	0,025	0,028	0,020
10	-0,309	-0,232	-0,185	-0,097	-0,023
11	-0,425	-0,330	-0,271	-0,154	-0,048
12	-0,293	-0,234	-0,197	-0,118	-0,027
13	-0,009	-0,013	-0,018	-0,017	-0,014
15	0,364	0,282	0,220	0,134	0,046
17	0,010	0,015	0,017	0,013	0,008
19	-0,325	-0,250	-0,195	-0,118	-0,044

Пользуясь методом установившейся фазы Кельвина, а также иными путями, легко непосредственно получить для больших x приближенную формулу:

$$M = e^{-\zeta_0} \sqrt{\frac{\pi}{2x}} \cos\left(x + \frac{\pi}{4}\right). \quad (13)$$

Чтобы дать представление о характере функции M , в табл. 1 приведены ее значения, вычисленные нами.

Функция L при $x \rightarrow \infty$ стремится к нулю довольно быстро и притом монотонно. Иной характер имеет функция N . Делая замену переменного $\gamma = \alpha + \beta$, получаем при $x \rightarrow \pm \infty$ в пределе:

$$N = \mp \pi M. \quad (14)$$

При $x \rightarrow -\infty$ имеем в пределе для полного возвышения $d\eta_c$, обусловливаемого совместным влиянием ω и ψ :

$$\frac{d\eta_c}{\tau d\xi} = \frac{4}{\pi} M. \quad (15)$$

Для характеристики функций L и N в табл. 2 приведены вычисленные нами значения этих функций для некоторых частных случаев.

Таблица 2
Значения функций L и N

x		$\pi/4$	$\pi/2$	π
$\zeta_0 = 0$	L	2,05	1,07	0,61
	N	0,74	3,01	2,16
$\zeta_0 = 0,5$	L	0,72	0,74	0,46
	N	0,10	1,48	1,54

Если целью вычислений является определение положения поперечных волн, то вполне достаточно приближенная зависимость (15). Сопоставления вычисленных таким образом профилей с фотографированными дали удовлетворительное в качественном отношении совпадение.

Поступило
20 VI 1947

ЦИТИРОВАННАЯ ЛИТЕРАТУРА

¹ J. H. Michell, Phil. Mag., 45, 5, 106 (1898). ² Л. Н. Сретенский, Труды ЦАГИ, в. 319 (1937).