

УДК 534.23

**ИЗЛУЧЕНИЕ ЗВУКОВЫХ ВОЛН ГАРМОНИЧЕСКИМ  
МОНОПОЛЕМ, ДВИЖУЩИМСЯ ПО ОКРУЖНОСТИ***В. П. Докучаев*

Рассмотрено излучение звука элементарным гармоническим монополем, движущимся по окружности. Получены выражения для возмущений потенциала в волновой зоне излучателя. Показано, что в излучении содержится спектр комбинационных частот, состоящий из собственной частоты монополя и гармоник «звука вращения». Определена диаграмма направленности излучения, распределение интенсивности звука по спектру излучаемых частот, а также полная интенсивность излучения. Показано, что при больших дозвуковых скоростях движения источников по окружности излучение «звука вращения» особенно велико и все его характеристики сильно отличаются от случая малых скоростей движения.

Теоретический анализ «звука вращения», излучаемого твердыми телами, движущимися по окружности и винтовой линии, а также родственные задачи о «звуке вращения» гребных и воздушных винтов, приводится в ряде работ [1—4]. Этот класс задач можно назвать задачами об излучении «звука вращения» источниками постоянной производительности. Более сложным является класс задач об излучении «звука вращения» пульсирующими или осциллирующими излучателями, движущимися по окружности\*. Здесь будет рассмотрено излучение звука движущимся по окружности элементарным гармоническим монополем.

Эта задача представляет некоторый интерес для аэро- и гидроакустики. Так, в линейной газодинамике и родственной ей аэроакустике при анализе обтекания вибрирующих тонких тел и быстро вращающихся воздушных винтов большое внимание уделяется исследованию возмущений, создаваемых элементарными источниками массы — быстро движущимися монополями и диполями с постоянной или переменной производительностью. В гидроакустике низкочастотный кавитационный шум, возникающий при обтекании тел жидкостью в кавитационных трубах, обычно имеет некоторую характерную частоту [6]. На основании этого в работе [7] был предложен упрощенный механизм излучения «звука вращения» гребными винтами, работающими в режиме с кавитацией. В основе механизма лежит представление о том, что по винтовой линии движется монополь с некоторой характерной частотой и производительностью, которые определяются условиями кавитационного режима обтекания. Этот механизм позволяет качественно объяснить ряд данных, полученных в работе [8].

Как будет показано ниже, источник (или сток) постоянной производительности — статический монополь, движущийся по окружности, излучает звуковые волны как некоторый эффективный силовой источник [3]. Это позволяет с единой точки зрения исследовать вопрос об излучении «звука вращения» как монополем, так и силовым источником при больших дозву-

\* Одна из задач, весьма близких к этим, рассмотрена в работе [5], где изучалось излучение звука диполями, вращающимися вокруг оси, проходящей под углом к дипольному моменту.

ковых скоростях движения. В работах [1—4] этот вопрос не выяснялся, хотя для аэроакустики он безусловно представляет интерес. Интенсивное излучение звуковых волн, имеющее место в этом случае, аналогично мощному синхротронному излучению электромагнитных волн электрическими зарядами, движущимися по окружности [9].

Рассмотрим излучение звуковых волн элементарным гармоническим монополем интенсивности  $Q(t) = Q_0 \exp(i\omega_1 t)$ , движущимся по окружности радиуса  $a$  с угловой скоростью  $\omega_0$ , направленной по оси  $z$  цилиндрической системы координат  $(r, z, \varphi)$ . Уравнение для возмущений потенциала скорости  $\Phi$  имеет вид

$$\frac{\partial^2 \Phi}{\partial r^2} + \frac{1}{r} \frac{\partial \Phi}{\partial r} + \frac{\partial^2 \Phi}{\partial z^2} + \frac{1}{r^2} \frac{\partial^2 \Phi}{\partial \varphi^2} - \frac{1}{c^2} \frac{\partial^2 \Phi}{\partial t^2} = \frac{Q_0 e^{i\omega_1 t}}{\rho_0 r} \delta(z) \delta(r - a) \delta(\varphi - \omega_0 t), \quad (1)$$

где  $c$  — скорость звука в среде. Решение уравнения (1) проведено методом преобразований Фурье — Ханкеля аналогично тому, как это сделано в работах [3, 4]. В волновой зоне от излучателя, используя сферические координаты  $z = R \cos \theta$ ,  $r = R \sin \theta$ ,  $\varphi$ , после простых вычислений, получаем

$$\Phi(R, \theta, \varphi) = \frac{Q_0}{4\pi R} \sum_{n=-\infty}^{+\infty} J_n \left[ \frac{n\omega_0 - \omega_1}{c} a \sin \theta \right] \exp(i\gamma_n), \quad (2)$$

$$\gamma_n = (n\omega_0 - \omega_1) \left( t - \frac{R}{c} \right) - in \left( \varphi - \frac{\pi}{2} \right),$$

где  $J_n$  — функция Бесселя порядка  $n$ . Как следует из этого выражения, излучение состоит из спектра комбинационных частот

$$\omega_n = \omega_1 \pm n\omega_0, \quad n = 0, 1, 2, \dots \quad (3)$$

Отметим, что источник (или сток) массы постоянной интенсивности  $Q(t) = Q_0 (\omega_1 = 0)$  при движении по окружности генерирует обычный «звук вращения» со спектром  $n\omega_0$ .

Интенсивность излучения звука в телесный угол  $d\Omega = \sin \theta d\theta d\varphi$  выражается через поток излучения  $N_R = c^2 \rho_0 v_R$  следующим образом [1]:

$$dI = c^2 \rho_0 R^2 \frac{\partial \Phi}{\partial t} \left( \frac{\partial \Phi}{\partial R} \right)^* d\Omega, \quad (4)$$

где звездочка обозначает комплексно-сопряженную величину. Подставляя в формулу (4) выражение (2) для  $\Phi$  и усредняя по периоду вращения монополя  $T = 2\pi / \omega_0$ , получим

$$\frac{dI}{d\Omega} = \frac{Q_0^2}{16\pi^2 \rho_0 c} \sum_{n=-\infty}^{+\infty} (n\omega_0 - \omega_1)^2 J_n^2 \left[ \frac{n\omega_0 - \omega_1}{c} a \sin \theta \right]. \quad (5)$$

Полезно обратить внимание на следующее обстоятельство. При  $\omega_1 = 0$  выражение (5) дает излучение звука источником массы постоянной интенсивности и переходит в выражение (28) работы [3] с заменой  $Q_0$  на эквивалентный силовой источник  $F_e = a\omega_0 Q_0 = V_0 Q_0$ . Таким образом, в смысле излучения звуковых волн источник массы постоянной интенсивности  $Q_0$ , движущийся по окружности, вполне эквивалентен силовому источнику указанной выше интенсивности, также движущемуся по окружности\*.

\* В работе [10] подробно обсуждается роль силовых источников, источников и стоков массы для плоских задач газодинамики. Укажем только, что силовые источники, в отличие от источников массы, создают вихревые следы за телами. В линейном приближении эти следы являются ламинарными.

Для определения диаграммы направленности излучения в формуле (5) необходимо провести суммирование по  $n$ . Способ суммирования ряда дан в Приложении. Воспользовавшись значением суммы (п. 9), получим

$$\frac{dI}{d\Omega} = \frac{Q_0^2}{16\pi^2\rho_0c} \left[ \omega_0^2 \frac{M^2 \sin^2 \theta (4 + M^2 \sin^2 \theta)}{8(1 - M^2 \sin^2 \theta)^{7/2}} + \omega_1^2 \frac{2 + M^2 \sin^2 \theta}{2(1 - M^2 \sin^2 \theta)^{5/2}} \right], \quad (6)$$

где введено число Маха  $M = a\omega_0/c$ . Первое слагаемое в формуле (6) полностью обусловлено вращательным движением монополя и, по сути дела, дает «звук вращения» источника массы при  $\omega_1 = 0$ . Второе слагаемое отражает влияние движения на излучение монополя с собственной частотой  $\omega_1$ . Первый член при  $M \ll 1$  дает дипольную часть излучения, пропорциональную  $\sin^2 \theta$ , а второй член — изотропную, монополярную, часть диаграммы направленности. Отношение интенсивностей излучения под углами  $\theta = 0$  и  $\pi/2$  имеет вид

$$\left[ \left( \frac{dI}{d\Omega} \right)_{\theta=\pi/2} / \left( \frac{dI}{d\Omega} \right)_{\theta=0} \right] = \frac{\omega_0^2}{\omega_1^2} \frac{M^2(4 + M^2)}{8(1 - M^2)^{7/2}} + \frac{2 + M^2}{2(1 - M^2)^{5/2}} \quad (7)$$

Отсюда видно, что при  $M$  близких к единице диаграмма сильно прижата к плоскости движения. Угловое распределение (6) может быть измерено с помощью достаточно широкополосного приемного устройства, в идеальном случае принимающего без искажений весь спектр излучаемых частот  $\omega_n$  (3). Однако, как будет показано ниже, при  $M \ll 1$  основная часть излучения приходится на частоту  $\omega_1$  и близлежащие комбинационные частоты  $\omega_1 \pm \omega_0$ . При  $M$  близких к единице и  $\omega_1 < \omega_0$  основное излучение приходится на частоту  $\omega \sim \omega_0(1 - M^2)^{-1/2}$ .

Полная интенсивность излучения получается из формулы (6) путем интегрирования по телесному углу  $d\Omega$ :

$$I = \frac{Q_0^2}{4\pi\rho_0c} \left[ \frac{\omega_0^2 M^2}{3(1 - M^2)^3} + \frac{\omega_1^2}{(1 - M^2)^2} \right]. \quad (8)$$

Как предельные случаи из формулы (8), получаются результаты работ [3, 11]. Действительно, при  $\omega_1 = 0$ , используя указанную выше замену  $Q_0 = F/a\omega_0$ , мы получаем формулу (31) работы [3]. Более интересен другой предельный случай. Устремим  $\omega_0$  к нулю, а радиус окружности  $a$  к бесконечности, но так, что  $a\omega_0 = V_0$ , где  $V_0$  — постоянная величина. Тогда из формулы (8) получим формулу для интенсивности излучения монополя частоты  $\omega_1$ , прямолинейно движущегося с постоянной скоростью  $V_0$ . а именно  $I = \omega_1^2 Q_0^2 / 4\pi\rho_0c(1 - M^2)^2$  [11].

Перейдем к вопросу о распределении интенсивности излучения по спектру излучаемых частот  $\omega_n$  (3). Для этого в формуле (5) необходимо выполнить интегрирование по телесному углу  $d\Omega$  для каждой гармоники номера  $n$

$$I_n(\omega_n) = \frac{\omega_n^2 Q_0^2}{8\pi\rho_0c} \int_0^\pi \sin \theta J_n^2 \left( \frac{a\omega_n}{c} \sin \theta \right) d\theta. \quad (9)$$

Воспользуемся известным преобразованием интеграла в формуле (9) [9]:

$$\int_0^\pi \sin \theta J_n^2 \left[ \frac{a\omega_n}{c} \sin \theta \right] d\theta = \frac{2c}{a\omega_n} \int_0^{(a\omega_n/c)} J_{2n}(2x) dx.$$

Тогда мы получим

$$I_n(\omega_n) = \frac{\omega_n Q_0^2}{4\pi\rho_0a} \int_0^{a\omega_n/c} J_{2n}(2x) dx. \quad (10)$$

При условии малых скоростей  $a\omega_0 \ll c$  и  $a\omega_1 \ll c$  воспользуемся асимптотикой бесселевых функций

$$J_{2n}(2x) \simeq \frac{x^{2n}}{(2n)!}, \quad \int_0^{a\omega_n/c} J_{2n}(2x) dx = \left(\frac{a\omega_n}{c}\right)^{2n+1} \frac{1}{(2n+1)}. \quad (11)$$

С помощью соотношений (11) из выражения (10) мы получим

$$I_n(\omega_n) \simeq \frac{cQ_0^2}{4\pi\rho_0 a^2 (2n+1)!} \left(\frac{n\omega_0 \pm \omega_1}{c} a\right)^{2(n+1)}, \quad n = 0, 1, 2, \dots \quad (12)$$

Для комбинационных частот вблизи собственной частоты монополя  $\omega_1$  получаются выражения:

$$I_0(\omega_1) = \frac{\omega_1^2 Q_0^2}{4\pi\rho_0 c}; \quad I_1(\omega_0 \pm \omega_1) = \frac{1}{6} I_0(\omega_1) \left(1 \pm \frac{\omega_0}{\omega_1}\right)^4 \left(\frac{a\omega_1}{c}\right)^2. \quad (13)$$

Таким образом, при малых скоростях вращения  $M \ll 1$  и малом параметре  $(a\omega_1/c)$  максимум излучения приходится на частоту  $\omega_1$  и близлежащий дублет  $\omega_1 \pm \omega_0$ .

Для аэроакустики представляет интерес случай больших дозвуковых скоростей движения источника звука, когда число  $M \lesssim 1$ . Выделяя нулевую гармонику  $n = 0$ , перепишем соотношение (10) в виде

$$I_0 = \frac{\omega_1 Q_0}{4\pi\rho_0 a} \int_0^{a\omega_1/c} J_0(x) dx, \quad I_n = \frac{\omega_0^2 Q_0^2}{4\pi\rho_0 c} \frac{n}{M} \int_0^{nM} J_{2n}(2x) dx. \quad (14)$$

Так как по условию  $\omega_1 < \omega_0$  и  $M \lesssim 1$ , то первый интеграл дает  $I_0(\omega_1)$  (13), а второй удобно преобразовать к виду

$$I_n = \frac{\omega_0^2 Q_0^2}{4\pi\rho_0 c} \frac{n^2}{M} \int_0^M J_{2n}(2n\tau) d\tau. \quad (15)$$

Этот интеграл подробно исследован в теории синхротронного излучения релятивистских электронов и при  $M \lesssim 1$  преобразуется следующим образом [12]. Асимптотика бесселевой функции дает

$$J_{2n}(2n\tau) \simeq \frac{1}{\pi\sqrt{3}} (1-\tau^2)^{1/2} K_{1/3} \left[ \frac{2n}{3} (1-\tau^2)^{3/2} \right], \quad (16)$$

где  $K_{1/3}$  — функция Макдональда, связанная с более известной функцией Эйри  $\mathcal{E}_i$  [9, 13]:

$$\mathcal{E}_i(x) = \int_0^\pi \cos(t^3 + xt) dt = \frac{\sqrt{x}}{3} K_{1/3} \left( \frac{2x^{3/2}}{3^{3/2}} \right). \quad (17)$$

Пользуясь представлением (16), перепишем выражение (15):

$$I_n \simeq \frac{\omega_0^2 Q_0^2}{8\pi^2 \sqrt{3}\rho_0 c M} n \int_{\frac{n}{3}(1-M^2)^{3/2}}^{n/3} \frac{K_{1/3}(\xi) d\xi}{\sqrt{1 - (3\xi/2n)^{2/3}}}. \quad (18)$$

Интеграл в этой формуле сходится и упрощается предельным переходом  $n \rightarrow \infty$  под радикалом и у верхнего предела [9, 12]:

$$I_n \simeq \frac{\omega_0^2 Q_0^2}{8\sqrt{3}\pi^2 \rho_0 c M} n \int_{\frac{2n}{3}(1-M^2)^{3/2}}^\infty K_{1/3}(\xi) d\xi. \quad (19)$$

Покажем, что  $I_n$  как функция от номера гармоники  $n$  имеет максимум при

$$n_{\text{кр}} = \frac{3}{2(1 - M^2)^{3/2}}. \quad (20)$$

С этой целью получим два предельных выражения для  $I_n$ . При  $n \gg 1$  и  $[2n(1 - M^2)^{3/2}] \ll 3$ , нижний предел в формуле (19) заменяем нулем. Интеграл легко вычисляется:

$$\int_0^{\infty} K_{1/3}(\xi) d\xi = \frac{1}{2} \Gamma\left(\frac{1}{3}\right) \Gamma\left(\frac{2}{3}\right) = \pi/\sqrt{3}.$$

В результате из формулы (19) получаем

$$I_n \simeq \frac{\omega_0^2 Q_0^2}{24\pi \rho_0 c M} n, \quad 1 \ll n \ll n_{\text{кр}}. \quad (21)$$

С другой стороны, при  $n \gg n_{\text{кр}}$  нижний предел в формуле (18) больше единицы и, пользуясь асимптотикой  $K_{1/3}(x) \simeq (\pi/2x)^{1/2} \exp(-x)$ , из формулы (18) имеем

$$I_n \simeq \frac{\omega_0^2 Q_0^2}{16\pi^{3/2} \rho_0 c M} \frac{n^{1/2}}{(1 - M^2)^{3/2}} e^{-\frac{2n(1 - M^2)^{3/2}}{3}}, \quad n \gg n_{\text{кр}}. \quad (22)$$

Таким образом, из формул (21) и (22) следует, что при  $M \lesssim 1$  и  $n \gg 1$  имеет место вначале линейный рост  $I_n$  с ростом  $n$  до  $n \sim n_{\text{кр}}$ , а при дальнейшем увеличении  $n$  ( $n > n_{\text{кр}}$ ) экспоненциальное уменьшение интенсивности  $I_n$ . Следовательно, при  $n \sim n_{\text{кр}}$  расположен максимум интенсивности излучения. Критическая частота, соответствующая  $n_{\text{кр}}$ .

$$\omega_{\text{кр}} = n_{\text{кр}} \omega_0 = \frac{2}{3} \frac{\omega_0}{(1 - M^2)^{3/2}}, \quad (23)$$

значительно превосходит расстояние между соседними гармониками  $\Delta\omega = \omega_0 \ll \omega_{\text{кр}}$ , и, следовательно, спектр можно считать квазинепрерывным. Вводя безразмерную частоту

$$\zeta = \frac{\omega}{\omega_{\text{кр}}} = \frac{n}{n_{\text{кр}}}, \quad d\zeta = \frac{dn}{n_{\text{кр}}}, \quad (24)$$

перепишем выражение (19) в виде

$$\frac{dI}{d\zeta} = \frac{\omega_0^2 Q_0^2 n_{\text{кр}}^2}{8\pi^2 \sqrt{3} \rho_0 c M} \zeta \int_{\zeta}^{\infty} K_{1/3}(\xi) d\xi. \quad (25)$$

Выполним интегрирование по  $\zeta$  в формуле (25):

$$\int_0^{+\infty} \zeta \int_{\zeta}^{\infty} K_{1/3}(\xi) d\xi = \frac{1}{2} \int_0^{\infty} x^2 K_{1/3}(x) dx = \frac{8\pi}{9\sqrt{3}}.$$

Получим окончательно следующую формулу для полной интенсивности излучения:

$$I = \frac{\omega_0^2 Q_0^2}{12\pi \rho_0 c (1 - M^2)^3}, \quad M \lesssim 1. \quad (26)$$

Это выражение совпадает с первым слагаемым формулы (8) при  $M \sim 1$ , что является дополнительным подтверждением корректности целого ряда асимптотических приближений, использованных при анализе выражения (10). Результаты исследования выражения (10) при  $M \sim 1$  переносятся также на «звук вращения», генерируемый силовым источником с заменой  $Q_0 = F/a\omega_0$  в формулах (21) — (26).

Таким образом, источники «звука вращения» при больших дозвуковых скоростях движения особенно интенсивно излучают звуковые волны на частотах, близких к  $\omega_{кр}$  (23) и излучение сконцентрировано вблизи орбитальной плоскости движения этих источников (6). Следует лишний раз подчеркнуть глубокую аналогию между «звуком вращения» и синхротронным излучением электрических зарядов, движущихся по круговым орбитам в магнитном поле [9, 12].

В связи с формулами (8), (20) и (26) сделаем ряд замечаний о границах их применимости при  $M \sim 1$ . В теории излучения быстро движущихся источников звука интенсивность звука обычно пропорциональна фактору  $(1 - M^2)^{-n}$ , где  $M = V_0/c$ ,  $n$  — некоторое положительное целое число [3, 11—15]. Возникает вопрос о корректности таких соотношений. Действительно, при  $M \rightarrow 1$ , интенсивность растет до бесконечности, возмущения в среде становятся большими и линейные уравнения акустики перестают быть справедливыми. Вопрос о границах применимости линейного приближения при  $M \sim 1$  можно достаточно строго решить только для протяженных источников, например, как это делается в линейной газодинамике [16]. Для элементарных источников возмущений в среде, которые вводятся в уравнения в виде  $\delta$ -функций Дирака, на этот вопрос можно ответить только приближенно. Будем исходить из условия, что возмущения давления  $p \ll p_0 \sim c^2 \rho_0$ . Заметим, что «давление излучения», или волновое давление, просто связано с интенсивностью  $I$ :  $\overline{pp^*} \sim \rho_0 c I / R^2$ , где  $I$  дается соотношением (8). Если средний характерный размер монополя —  $l$  (радиус пульсирующей сферы), то условие  $p \ll p_0$  вблизи излучателя принимает вид

$$(\rho_0 c I)^{1/2} \ll l \rho_0 c^2. \quad (27)$$

Пусть монополь движется равномерно и прямолинейно со скоростью  $V_0$ , когда  $I = \omega_1^2 Q_0^2 / 4\pi \rho_0 c (1 - M^2)^2$ . Замечая, что  $Q_0 \sim \omega_1 \rho_0 l^3$ , из формулы (27) получим

$$\frac{\omega_1^2 l^2}{c^2 (1 - M^2)} \ll 1. \quad (28)$$

В другом предельном случае формулы (8), когда  $\omega_1 = 0$  и  $Q = dm/dt \sim \sim \rho_0 l^3 T^{-1}$ , где  $T$  — характерное время изменения массы источника, условие (27) дает

$$\frac{\omega_0 l^2 M}{c^2 T (1 - M^2)^{3/2}} \ll 1. \quad (29)$$

Таким образом, линейное рассмотрение справедливо и при  $M \sim 1$ , если характерный размер источников звука  $l$  достаточно мал\*, а характерные времена  $T$  и  $T_1 = 2\pi / \omega_1$  — велики.

Последнее замечание касается условий применимости понятия элементарности излучателя звука в рассмотренной задаче. Как известно, источники звука можно считать элементарными и вводить их в уравнения акустики в виде  $\delta$ -функций, если их размеры много меньше длины излучаемой волны. При малых скоростях движения монополя по окружности основная часть излучаемой энергии приходится на частоту  $\omega_1$  и  $\omega_1 \pm \omega_0$  (12) — (13). Следовательно, излучатель можно считать элементарным при условии, что его средний размер  $l \ll c / (\omega_1 + \omega_0)$ . Если  $M = (a\omega_0/c) \sim 1$ , то основное излучение приходится на частоты около  $\omega_{кр}$  (23). При этом условие элементарности излучателя принимает вид

$$l \ll \frac{c(1 - M^2)^{3/2}}{\omega_0} \sim a(1 - M^2)^{3/2}, \quad M \lesssim 1, \quad (30)$$

где  $a$  — радиус окружности.

\* В линейной газодинамике уточняется, что источники возмущений, в частности, движущиеся тела, должны иметь малую удельную толщину  $(l_{\perp} / l_{\parallel}) \ll 1$ , где  $l_{\perp}$  — размер миделева сечения,  $l_{\parallel}$  — длина тела вдоль по потоку.

Результаты этой работы просто обобщаются на случай движения монополя по винтовой линии, как это сделано для силовых источников «звука вращения» в работе [4].

В заключение выражаю глубокую благодарность Л. М. Бреховских, М. А. Исаковичу и И. А. Урусовскому за полезное обсуждение ряда вопросов, связанных с этой работой.

## ПРИЛОЖЕНИЕ

Требуется просуммировать ряд

$$S = \sum_{n=-\infty}^{+\infty} (n + \alpha)^2 J_n^2[(n + \alpha)x], \quad (\text{П.1})$$

который при  $\alpha = 0$  переходит в известный ряд Шотта [12, 13]. Заметим, что доказательство сходимости и суммируемости рядов этого вида основано на сложных тауберовых теоремах и здесь не рассматривается. Наиболее простой способ суммирования вытекает из теории обобщенных функций [17, 18]. Пользуясь известным интегральным выражением для  $J_n^2$  [13], перепишем выражение (П.1) в виде

$$S = \frac{2}{\pi} \int_0^{\pi/2} \left\{ \sum_{n=-\infty}^{+\infty} (n + \alpha)^2 J_{2n}^2[2(n + \alpha)x \cos \varphi] \right\} d\varphi. \quad (\text{П.2})$$

Просуммируем вспомогательный подынтегральный ряд, относящийся к типу рядов Каптейна:

$$S_1 = \sum_{n=-\infty}^{+\infty} (n + \alpha)^2 J_{2n}^2[2(n + \alpha)\varepsilon], \quad \varepsilon = x \cos \varphi. \quad (\text{П.3})$$

Для функции  $J_{2n}$  вновь воспользуемся известным интегральным представлением:

$$S_1 = \frac{1}{2\pi} \int_{-\pi}^{+\pi} e^{2i\alpha\varepsilon \sin \theta} \left[ \sum_{n=-\infty}^{+\infty} (n + \alpha)^2 e^{-2in(\theta - \varepsilon \sin \theta)} \right] d\theta. \quad (\text{П.4})$$

Выражение (П.4) перепишем следующим образом:

$$S_1 = -\frac{1}{8\pi} \int_{-\pi}^{+\pi} \frac{e^{2i\alpha\theta} d\theta}{1 - \varepsilon \cos \theta} \frac{d}{d\theta} \frac{1}{1 - \varepsilon \cos \theta} \frac{d}{d\theta} e^{-2i\alpha\theta} \sum_{n=-\infty}^{+\infty} e^{-2in(\theta - \varepsilon \sin \theta)}. \quad (\text{П.5})$$

Ряд в (П.5) сходится в обобщенном смысле к периодической обобщенной функции

$$\frac{1}{2\pi} \sum_{n=-\infty}^{+\infty} e^{-2in(\theta - \varepsilon \sin \theta)} = \delta[2(\theta - \varepsilon \sin \theta)]. \quad (\text{П.6})$$

Используем свойство обобщенной  $\delta$ -функции Дирака [17]:

$$\delta[2(\theta - \varepsilon \sin \theta)] = \sum_{s=1}^N \frac{\delta(\theta - \theta_s)}{2(1 - \varepsilon \cos \theta_s)}, \quad \theta_s - \varepsilon \sin \theta_s = 0. \quad (\text{П.7})$$

С учетом выражений (П.6) — (П.7) и при условии  $\varepsilon < 1$ , интеграл в формуле (П.5) легко вычисляется:

$$S_1 = \frac{\varepsilon^2(1 + \varepsilon^2)}{(1 - \varepsilon^2)^4} + \frac{\alpha^2(1 + 3\varepsilon^2)}{(1 - \varepsilon^2)^3}. \quad (\text{П.8})$$

Подставляя выражение (П.8) в формулу (П.2) и выполняя интегрирование по  $\varphi$ , получаем окончательный результат:

$$S = \frac{x^2(4+x^2)}{8(1-x^2)^{7/2}} + \frac{\alpha^2(2+x^2)}{2(1-x^2)^{5/2}}. \quad (\text{П.9})$$

Отметим, что при  $\alpha = 0$  суммы  $S_1$  и  $S$  переходят в известные [12, 13].

#### ЛИТЕРАТУРА

1. Д. И. Блохинцев. Акустика неоднородных движущихся сред. М.—Л., ГТТИ, 1946.
2. Л. Я. Гутин. О «звуке вращения» воздушного винта. Ж. техн. физ., 1942, 12, 76—85.
3. В. П. Докучаев. Излучение звуковых волн телом, движущимся по окружности. Акуст. ж., 1965, 11, 3, 324—333.
4. В. П. Докучаев. Излучение звуковых волн телами, движущимися по винтовым линиям. Акуст. ж., 1967, 13, 2, 192—198.
5. Л. Н. Сретенский. Излучение звука вращающимся диполем. Акуст. ж., 1956, 2, 1, 93—98.
6. А. Д. Перник. Проблемы кавитации. Л., Судпромгиз, 1963.
7. В. П. Докучаев. К теории «звука вращения» гребных винтов при наличии кавитации. Доклад на VI Всесоюзной акустической конференции. М., 1968.
8. И. А. Александров. О физической природе «звука вращения» гребного винта в режиме кавитации. Акуст. ж., 1962, 8, 1, 34—41.
9. Л. Д. Ландау, Е. М. Лифшиц. Теория поля. М., Физматгиз, 1960.
10. В. П. Докучаев. К теории излучения звуковых волн при движении малых тел в газообразных средах. Ж. эксп. и теор. физ., 1962, 43, 8, 595—605.
11. В. П. Докучаев. Энергия и сопротивление излучения движущегося акустического монополя. Акуст. ж., 1966, 12, 1, 112—114.
12. Синхротронное излучение. Сб. под ред. А. А. Соколова и И. М. Тернова. М., «Наука», 1966.
13. Г. Н. Ватсон. Теория бесселевых функций, т. I. М., ИЛ, 1949.
14. Л. А. Чернов. Поток и плотность акустической энергии в движущейся среде. Ж. техн. физ., 1946, 16, 733—736.
15. M. J. Lighthill. On sound generated aerodynamically. Proc. Roy. Soc., 1952, A211, 564—587.
16. В. П. Докучаев. К линейной теории обтекания тел. Метод силовых источников. Прикл. матем. и мех., 1966, 30, 6, 1006—1014.
17. И. М. Гельфанд, Г. Е. Шиллов. Обобщенные функции, вып. I. М., Физматгиз, 1958.
18. Л. Шварц. Математические методы для физических наук. М., «Мир», 1965.

Н.-и. радиофизический институт  
при Горьковском государственном университете

Поступила в редакцию  
7 октября 1968 г.