

Аналитическая механика

Задание 1. Неделя 1

1.20. В некотором приближении орбиту Меркурия можно представить плоской розеткой, уравнение которой в полярных координатах имеет вид

$$r = \frac{p}{1 + e\cos\omega\varphi}, \quad \omega = \text{const} \neq 1.$$
 (1)

Используя закон площадей $r^2\dot{\varphi}=c=\mathrm{const},$ найти зависимость ускорения w планеты от r.

▶ Компоненты скорости в полярной системе координат известны:

$$v_r = H_r \dot{r} = \dot{r},\tag{2}$$

$$v_{\varphi} = H_{\varphi}\dot{\varphi} = r\dot{\varphi};\tag{3}$$

$$v^2 = v_r^2 + v_{\varphi}^2 = \dot{r}^2 + r^2 \dot{\varphi}^2. \tag{4}$$

Найдём компоненты разложения ускорения $\vec{w} = \vec{w_r} + \vec{w_{\varphi}}$:

$$w_r = \frac{1}{2H_r} \left[\frac{d}{dt} \left(\frac{\partial v^2}{\partial \dot{r}} \right) - \frac{\partial v^2}{\partial r} \right] = \frac{d\dot{r}}{dt} - r\dot{\varphi}^2 = \ddot{r} - r\dot{\varphi}^2; \tag{5}$$

$$w_{\varphi} = \frac{1}{2H_{\varphi}} \left[\frac{d}{dt} \left(\frac{\partial v^2}{\partial \dot{\varphi}} \right) - \frac{\partial v^2}{\partial \varphi} \right] = \frac{1}{r} \frac{d(r^2 \dot{\varphi})}{dt} = 2\dot{r}\dot{\varphi} + r\ddot{\varphi}. \tag{6}$$

Продифференцируем по времени уравнение (1) с учётом $\dot{\varphi}=\frac{c}{r^2}$ и $e\cos\omega\varphi=\frac{p}{r}-1$:

$$\dot{r} = \frac{pe\omega\sin\omega\varphi \cdot \dot{\varphi}}{(1 + e\cos\omega\varphi)^2} = \frac{\cancel{r}^{2}}{p}e\omega\sin\omega\varphi \cdot \frac{c}{\cancel{r}^{2}} = \frac{ec\omega}{p}\sin\omega\varphi, \tag{7}$$

$$\ddot{r} = \frac{ec\omega^2}{p}\cos\omega\varphi \cdot \frac{c}{r^2} = \frac{c^2\omega^2}{pr^2} \left(\frac{p}{r} - 1\right). \tag{8}$$

Совершив подстановку в (5), получим

$$w_r = \frac{c^2 \omega^2}{pr^2} \left(\frac{p}{r} - 1 \right) - \frac{c^2}{r^3} = \frac{c^2}{pr^3} \left(p\omega^2 - r\omega^2 - p \right) = -\frac{c^2}{pr^3} \left[\omega^2 r + \left(1 - \omega^2 \right) p \right]. \tag{9}$$

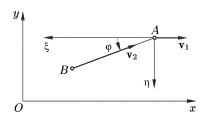
Примечание. При $\omega \to 1$ приходим к классическому ньютоновскому закону $\omega_r = -c^2/(pr^2)$.

Осталось убедиться, что, как и в классическом случае, $w_{\varphi} = 0$. Это видно из выражения (6) и соотношения

$$r\ddot{\varphi} = r \cdot \frac{d}{dt} \left(\frac{c}{r^2} \right) = -\frac{2c}{r^2} \cdot \dot{r} = -2\dot{r}\dot{\varphi}. \tag{10}$$

Ответ:
$$w = |w_r| = \frac{c^2}{pr^3} \cdot \left| \omega^2 r + (1 - \omega^2) p \right|.$$

1.29. Самолёт, изображённый на рисунке точкой A, движется горизонтально на высоте H с постоянной скоростью $\vec{v}_1 = \vec{v}$. В момент, когда самолёт пролетает над ракетной установкой, пускают самонаводящуюся ракету B, имеющую скорость \vec{v}_2 и всё время направленную к точке A, $|\vec{v}_2| = 2 |\vec{v}|$. Найти уравнение траектории ракеты $AB = r(\varphi)$ в системе



отсчёта $A\xi\eta$, движущейся вместе с самолётом. Найти также время полёта ракеты с момента вылета до поражения самолёта и её ускорение как функцию угла φ .

▶ Радиальная и трансверсальная скорости ракеты равны по модулю соответствующим проекциям относительной скорости $(\vec{v}_2 - \vec{v}_1)$ вдоль и ортогонально AB:

$$v_r = -v_2 + v_1 \cos \varphi = -(2 - \cos \varphi)v, \tag{11}$$

$$v_{\varphi} = -v_1 \sin \varphi = -v \sin \varphi. \tag{12}$$

Компоненты скорости в полярной системе координат известны: вводя в систему уравнения (2) и (3), получим

$$\begin{cases}
\frac{dr}{dt} = -(2 - \cos \varphi)v, \\
\frac{d\varphi}{dt} = -\frac{v \sin \varphi}{r}
\end{cases} \implies \frac{dr}{r} = \frac{2 - \cos \varphi}{\sin \varphi} d\varphi.$$
(13)

Последнее дифференциальное уравнение легко интегрируется:

$$\int \frac{dr}{r} = \ln r + \text{const}; \tag{13^A}$$

$$\int \frac{d\varphi}{\sin \varphi} = \int \frac{d\varphi}{\sin \frac{\varphi}{2} \cos \frac{\varphi}{2}} = \int \frac{\cos \frac{\varphi}{2}}{\sin \frac{\varphi}{2} \cos^2 \frac{\varphi}{2}} = \int \frac{d \tan \frac{\varphi}{2}}{\tan \frac{\varphi}{2}} = \ln \tan \frac{\varphi}{2} + \text{const}; \quad (13^{\text{B}})$$

$$\int \frac{\cos \varphi \, d\varphi}{\sin \varphi} = \frac{d \sin \varphi}{\sin \varphi} = \ln \sin \varphi + \text{const.}$$
 (13^C)

$$r = C_1 \frac{\tan^2 \frac{\varphi}{2}}{\sin \varphi} = C_1 \frac{\sin \varphi}{(1 + \cos \varphi)^2}.$$
 (14)

Константу интегрирования найдём из начального условия $r\left(\frac{\pi}{2}\right) = H = C_1$.

Для нахождения времени заметим, что при $r \to 0$ полярный угол $\varphi \to 0$;

$$\frac{d\varphi}{dt} = -\frac{v}{H} \left(1 + \cos \varphi \right)^2 \quad \Longrightarrow \quad \frac{d\varphi}{\left(1 + \cos \varphi \right)^2} = -\frac{v \, dt}{H}. \tag{15}$$

Очередное дифференциальное уравнение также интегрируется:

$$\int \frac{d\varphi}{\left(1 + \cos\varphi\right)^2} = \frac{1}{2} \int \frac{d\left(\frac{\varphi}{2}\right)}{\cos^4\frac{\varphi}{2}} = \frac{1}{2} \int \frac{1}{\cos^2\frac{\varphi}{2}} \frac{d\left(\frac{\varphi}{2}\right)}{\cos^2\frac{\varphi}{2}} =
= \frac{1}{2} \int \left(1 + \tan^2\frac{\varphi}{2}\right) d\tan\frac{\varphi}{2} = \frac{1}{2} \tan\frac{\varphi}{2} + \frac{1}{6} \tan^3\frac{\varphi}{6} + C_2.$$
(15^A)

$$t = -\frac{H}{v} \left(\frac{1}{2} \tan \frac{\varphi}{2} + \frac{1}{6} \tan^3 \frac{\varphi}{6} + C_2 \right). \tag{16}$$

С учётом $t\left(\frac{\pi}{2}\right)=0$ найдём очередную константу дифференцирования $C_2=-\frac{2}{3}$. Таким образом, искомое время полёта ракеты

$$T = t(0) = \frac{2H}{3v}. (17)$$

Определим компоненты ускорения при помощи (5) и (6) с учётом (11), (12) и (14):

$$w_r = \ddot{r} - r\dot{\varphi}^2 = -v\sin\varphi \cdot \left(-\frac{v\sin\varphi}{r}\right) - \frac{v^2\sin^2\varphi}{r} = 0; \tag{18}$$

$$w_{\varphi} = r\ddot{\varphi} + 2\dot{r}\dot{\varphi} = \frac{d(r\dot{\varphi})}{dt} + \dot{r}\dot{\varphi} = -v\cos\varphi \cdot \dot{\varphi} + (\cos\varphi - 2)v \cdot \dot{\varphi}$$
$$= -2v\dot{\varphi} = \frac{2v^2\sin\varphi}{r} = \frac{2v^2}{H}\left(1 + \cos\varphi\right)^2. \tag{19}$$

Otbet:
$$r(\varphi) = \frac{H \sin \varphi}{(1 + \cos \varphi)^2}; \qquad T = \frac{2H}{3v}; \qquad w(\varphi) = \frac{2v^2}{H} (1 + \cos \varphi)^2.$$

1.37(б). Найти скорость точки и проекции её ускорения на касательные к координатным линиям для сферических координат r, θ, φ :

$$\begin{cases} x = r \sin \theta \cos \varphi, \\ y = r \sin \theta \sin \varphi, \\ z = r \cos \theta. \end{cases}$$
 (20)

▶ Сначала найдём коэффициенты Ламе данной координатной системы:

$$H_r = \sqrt{\left(\frac{\partial x}{\partial r}\right)^2 + \left(\frac{\partial y}{\partial r}\right)^2 + \left(\frac{\partial z}{\partial r}\right)^2} = \sqrt{\sin^2\theta\cos^2\varphi + \sin^2\theta\sin^2\varphi + \cos^2\theta} = 1; \qquad (21)$$

$$H_{\theta} = \sqrt{r^2 \cos^2 \theta \cos^2 \varphi + r^2 \cos^2 \theta \sin^2 \varphi + r^2 \sin^2 \theta} = r; \tag{22}$$

$$H_{\varphi} = \sqrt{r^2 \sin^2 \theta \sin^2 \varphi + r^2 \sin^2 \theta \cos^2 \varphi} = r \sin \theta. \tag{23}$$

Квадрат модуля скорости точки в таком случае есть

$$v^{2} = \dot{r}^{2} + r^{2}\dot{\theta}^{2} + r^{2}\sin^{2}\theta \cdot \dot{\varphi}^{2}; \tag{24}$$

компоненты ускорения рассчитываются аналогично (5):

$$w_r = \frac{1}{2} \left[\frac{d}{dt} \left(\frac{\partial v^2}{\partial \dot{r}} \right) - \frac{\partial v^2}{\partial r} \right] = \ddot{r} - r \left(\dot{\theta}^2 + \dot{\varphi}^2 \sin^2 \theta \right), \tag{25}$$

$$w_{\theta} = \frac{1}{r} \left[\frac{d(r^2 \dot{\theta})}{dt} - r^2 \sin \theta \cos \theta \cdot \dot{\varphi}^2 \right] = r \ddot{\theta} + 2 \dot{\theta} \dot{r} - r \dot{\varphi}^2 \sin \theta \cos \theta, \tag{26}$$

$$w_{\varphi} = \frac{1}{r \sin \theta} \frac{d(r^2 \dot{\varphi} \sin^2 \theta)}{dt} = (2\dot{r}\dot{\varphi} + r\ddot{\varphi}) \sin \theta + 2r\dot{\varphi}\dot{\theta} \cos \theta. \tag{27}$$

Otbet:
$$v = \sqrt{\dot{r}^2 + r^2 \dot{\theta}^2 + r^2 \dot{\varphi}^2 \sin \theta^2};$$
 $w = \begin{pmatrix} \ddot{r} - r \left(\dot{\theta}^2 + \dot{\varphi}^2 \sin^2 \theta \right) \\ r \ddot{\theta} + 2 \dot{\theta} \dot{r} - r \dot{\varphi}^2 \sin \theta \cos \theta \\ (2 \dot{r} \dot{\varphi} + r \ddot{\varphi}) \sin \theta + 2 r \dot{\varphi} \dot{\theta} \cos \theta \end{pmatrix}.$

- **1.41.** Точка движется по поверхности сферы вдоль координатной линии сферической системы координат $\varphi(r=\mathrm{const},\theta=\mathrm{const})$ с постоянной скоростью v. Найти вектор кривизны траектории и указать условия, при которых траектория точки является геодезической.
- ► При решении настоящей задачи удобно воспользоваться ранее полученными в 1.37(б) результатами:

$$\vec{v} = \vec{v}_r + \vec{v}_\theta + \vec{v}_\varphi = \dot{r} \, \mathbf{e_r} + r \dot{\theta} \, \mathbf{e}_\theta + r \dot{\varphi} \sin \theta \, \mathbf{e}_\varphi. \tag{28}$$

Поскольку точка движется вдоль координатной линии φ , производные \dot{r} и $\dot{\theta}=0$, следовательно, векторы скорости и ускорения имеют разложения

$$\vec{v} = r\dot{\varphi}\sin\theta\,\mathbf{e}_{\varphi};\tag{29}$$

$$\vec{w} = -r\dot{\varphi}^2 \sin^2 \theta \,\mathbf{e_r} - r\dot{\varphi}^2 \sin \theta \cos \theta \,\mathbf{e_\theta} + (2\dot{r}\dot{\varphi} + r\ddot{\varphi}) \sin \theta \,\mathbf{e_\varphi}. \tag{30}$$

Таким образом, базисный орт \mathbf{e}_{φ} играет роль касательного вектора к траектории точки. Тогда нормальная компонента ускорения лежит в плоскости $\langle \mathbf{e}_{\mathbf{r}}, \mathbf{e}_{\theta} \rangle$; вектор кривизны найдём делением последней на квадрат скорости:

$$\vec{\omega_n} = -r\dot{\varphi}^2 \sin\theta \left(\sin\theta \,\mathbf{e_r} + \cos\theta \,\mathbf{e_\theta}\right); \tag{31}$$

$$\vec{k} = \frac{\vec{\omega}_n}{v^2} = -\frac{\sin\theta \,\mathbf{e_r} + \cos\theta \,\mathbf{e_\theta}}{r\sin\theta} = -\frac{1}{r} \left(\mathbf{e_r} + \frac{\mathbf{e_\theta}}{\tan\theta} \right). \tag{32}$$

Траектория точки является геодезической, если \vec{k} направлен по нормали к поверхности сферы $r={\rm const}$, а стало быть — ортогонален ${\bf e}_{\theta}$ и ${\bf e}_{\varphi}$, что требует нулевых коэффициентов при упомянутых ортах в разложении \vec{k} (${\rm tan}\,\theta\to\infty$).

Примечание. Данное рассуждение подтверждает геометрически интуитивную идею о том, что геодезическая параллель на сфере, большой круг с $\theta = \text{const} - \text{это}$ экватор.

Ответ:
$$\vec{k} = -\frac{1}{r} \left(\mathbf{e_r} + \frac{\mathbf{e_{\theta}}}{\tan \theta} \right);$$
 при условии $\theta = \frac{\pi}{2}.$

- **1.45.** Выразить орты сопровождающего трёхгранника $(\vec{\tau}, \vec{n}, \vec{b})$ через вектор скорости \vec{v} и вектор ускорения \vec{w} точки, если $\vec{w} \times \vec{v} \neq 0$, а $\vec{\tau} \cdot \vec{v} > 0$.
- ▶ Первое условие $\vec{w} \times \vec{v} \neq 0$ гарантирует $\vec{w} \not \mid \vec{v}$, а второе означает «естественную» ориентацию трёхгранника ($\vec{\tau} \uparrow \uparrow \vec{v}$). В таком случае,

$$\vec{\tau} = \frac{d\vec{r}}{|d\vec{r}|} = \frac{d\vec{r}}{dt} \frac{dt}{|d\vec{r}|} = \frac{\vec{v}}{|\vec{v}|}; \tag{33}$$

$$\vec{n} = \frac{\vec{w}_n}{|\vec{w}_n|} = \frac{\vec{w} - \vec{w}_\tau}{\sqrt{(\vec{w} - \vec{w}_\tau)^2}} = \frac{\vec{w} - (\vec{w} \cdot \vec{\tau})\vec{\tau}}{\sqrt{\vec{w}^2 - (\vec{w} \cdot \vec{\tau})^2}} = \frac{\vec{w} - (\vec{w} \cdot \vec{\tau})\vec{\tau}}{|\vec{w} \times \vec{\tau}|} = \frac{|\vec{v}|^2 \vec{w} - (\vec{w} \cdot \vec{v}) \vec{v}}{|\vec{v}| \cdot |\vec{w} \times \vec{v}|};$$
(34)

$$\vec{b} = \vec{\tau} \times \vec{n} = \frac{\vec{v} \times \vec{w}}{|\vec{w} \times \vec{v}|} = \frac{\vec{v} \times \vec{w}}{|\vec{v} \times \vec{w}|}.$$
 (35)

Otbet:
$$\vec{\tau} = \frac{\vec{v}}{|\vec{v}|}; \qquad \vec{n} = \frac{|\vec{v}|^2 \vec{w} - (\vec{w} \cdot \vec{v}) \vec{v}}{|\vec{v}| \cdot |\vec{w} \times \vec{v}|}; \qquad \vec{b} = \frac{\vec{v} \times \vec{w}}{|\vec{v} \times \vec{w}|}.$$