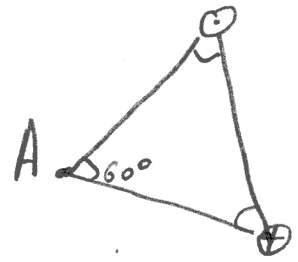
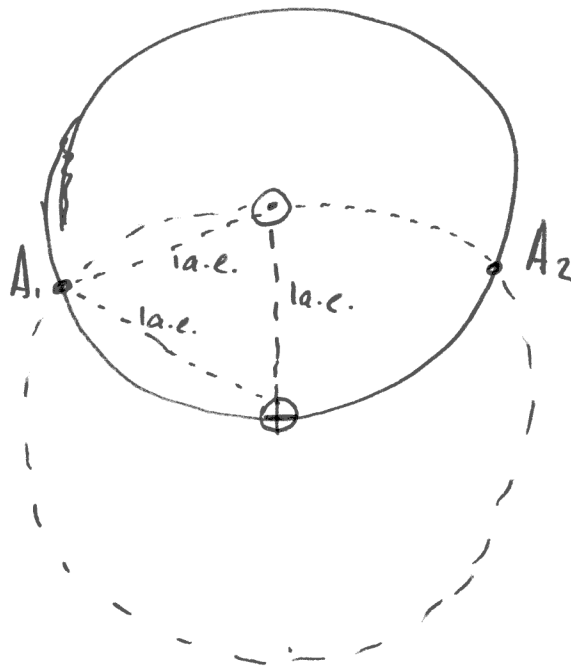
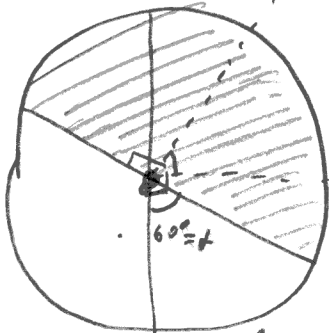


Задача 4

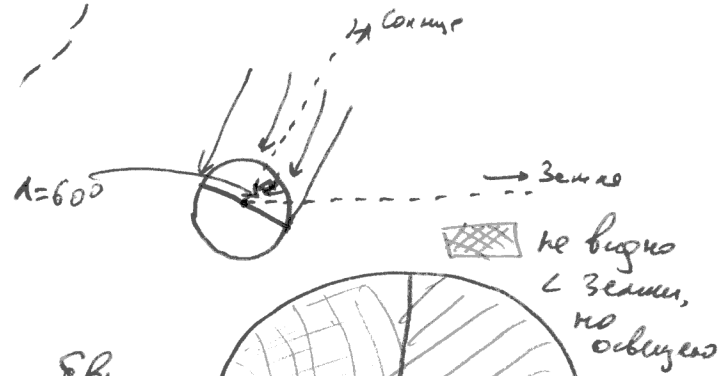
$u \alpha \beta$
 A_1, A_2 - возможные
 точки нахождения
 астероида



освещенная
часть

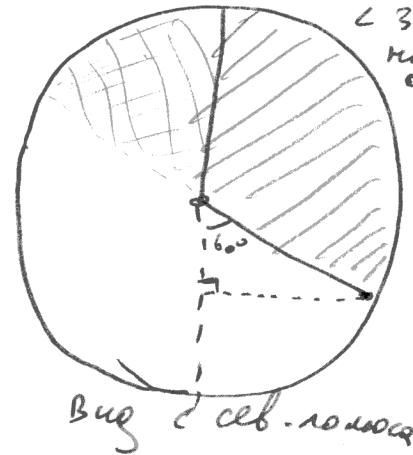


Вид с
северного
полюса
Земли

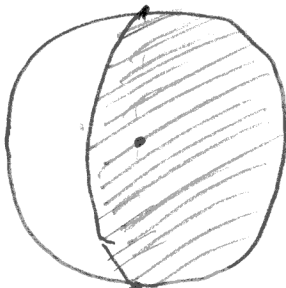


$$\frac{\varphi}{\varphi_{\max}} = \frac{S_{\text{вид}}}{S_{\text{шар}}}$$

$$\frac{S_{\text{вид}}}{S_{\text{шар}}} = \frac{1 + \cos \alpha}{2}$$



Вид с северного
полюса



Вид с Земли

$$\frac{E_{\text{отн}}}{E_{\text{абс}}} = \frac{\varphi}{\varphi_{\max}} = \frac{S_{\text{вид}}}{S_{\text{шар}}} = \frac{1 + \cos 60^\circ}{2}$$

$$\frac{E_{\text{отн}}}{E_{\text{абс}}} = 3/4$$

$$m_{\text{вид}} - m_{\text{абс}} = -2,5 \lg \left(\frac{E_{\text{вид}}}{E_{\text{абс}}} \right)$$

$$m_{\text{вид}} - m_{\text{абс}} = -2,5 \lg \left(\frac{3}{4} \right) = 2,5 \lg \left(\frac{4}{3} \right) \approx 2,5 \cdot 0,125 = 0,313^m$$

Задача 2

$dp = \rho g dh$

R_c — универсальная газовая постоянная

$\rho_{ср} = \rho_{ср} g$

R — радиус планеты



$M_{ср} = \rho_{ср} \cdot \frac{4}{3} \pi R^3 = 1,24 \text{ г/см}^3 \cdot \frac{4}{3} \cdot 3,14 \cdot (764 \text{ км})^3$

$(M_{ср} = 5 \cdot (770)^3 \cdot (10^5)^3 = 5930 \cdot 5 \cdot 10^{18} = 2965 \cdot 10^{19} \text{ кг})$

$G \frac{Mm}{R^2} = mg \quad g = G \frac{\rho_{ср} \frac{4}{3} \pi R \cdot R^2}{R^2} = G \rho_{ср} \cdot \frac{4}{3} \pi R$



$V_{ср} = \frac{4}{3} \pi (R + dh)^3 - R^3 = \frac{4}{3} \pi dh \cdot 3R^2 = 4\pi R^2 dh$

Сила атмосферы ~~гидростатической~~

адиабатической: $pV^\gamma = \text{const}$

$dp = -\rho g dh$

$\rho = \frac{pM}{RT}$

$\frac{dp}{p} = -\frac{\rho g M}{RT} dh$

$\int \frac{dp}{p} = -\frac{gM}{RT} dh$

$\gamma = \frac{7}{5}$
 $p^\gamma v^\gamma = \text{const}$

$\frac{p^\gamma \cdot v^\gamma}{T^\gamma} = \text{const}$
 $p \cdot v^\gamma = \text{const}$

$dp = -\frac{gM}{R} \frac{p}{T} dh$

$p T^\gamma = \text{const}$
 $T^\gamma = \frac{p_{ср}^\gamma T_{ср}^\gamma}{p^\gamma T^\gamma}$

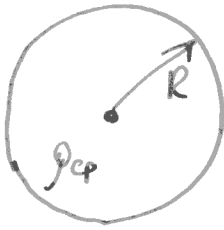
$d p = -\frac{gM}{R} \frac{p \cdot p^{1-\gamma} T^\gamma}{p_{ср}^{1-\gamma} T_{ср}^\gamma} dh$
 $\frac{dp}{p^\gamma} = -\frac{gM}{R} \frac{dh}{p_{ср}^{1-\gamma} T_{ср}^\gamma}$

$dV \cdot R_c T = (R+h)^2 \cdot 4\pi \cdot dh$

$(R^2 + 2Rh + h^2) \cdot \frac{p dh}{RT} = dV$

$dV = -\frac{dp}{gM} (R^2 + 2Rh + h^2)$
 $\int dV = -\frac{R^2}{gM} \int dp$
 $N = \frac{N_A R^2}{\mu g} p_{ср}$

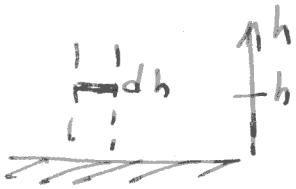
Задача 2



$$\begin{cases} M_{\text{ср}} = \rho_{\text{ср}} \cdot \frac{4}{3} \pi R^3 \\ G \frac{Mm}{R^2} = mg \text{ — направляется вниз и вверх} \end{cases}$$

$$g = G \rho_{\text{ср}} \frac{4\pi}{3} R$$

Здесь и далее универсальная газовая постоянная — R_c
(в этой задаче)



$$dp = -\rho g dh \quad \rho = \frac{pM}{R_c T} \quad (pV = \nu R_c T)$$

$$dp = -\frac{pM}{R_c} \cdot \frac{1}{T} dh$$

$$(1) \quad \frac{p dh}{R_c T} = -\frac{dp}{gM}$$

$$d(pV) = d(\nu R_c T)$$

$$p dv = d\nu R_c T \quad dv = 4\pi R(R+h)^2 dh$$

$$\frac{p \cdot 4\pi R(R+h)^2 dh}{R_c T} = d\nu \quad (2) \quad d\nu = \frac{p dh}{R_c T} \cdot 4\pi R(R+h)^2$$

из (1) и (2)

$$d\nu = -\frac{dp}{gM} \cdot 4\pi R(R+h)^2$$

$$\left| d \frac{N}{N_a} \right| = dp \cdot \frac{1}{\frac{gM}{4\pi R^2}}$$

$$\int_0^{p_{\text{нов}}} dp = \int_0^{N_{\Sigma}} dN \cdot \frac{gM}{4\pi R^2} \cdot \frac{1}{N_a}$$

из (3):

$$p_{\text{нов}} = N_{\Sigma} \cdot \frac{M}{4\pi R^2 N_a} \cdot G \rho_{\text{ср}} \frac{4\pi}{3} R$$

$$p_{\text{нов}} = \frac{N_{\Sigma}}{N_a} \cdot \frac{M}{R} \cdot \frac{G \rho_{\text{ср}}}{3}$$

$$p_{\text{нов}} = \frac{2,5 \cdot 10^{23}}{6 \cdot 10^{23}} \cdot \frac{32 \cdot 10^{-3}}{764000} \cdot \frac{6,67 \cdot 10^{-11} \cdot 1240}{3}$$

$$p_{\text{нов}} \approx 2 \cdot 10^{-8} \text{ Па}$$

$$\text{Ответ: } p_{\text{нов}} \approx 2 \cdot 10^{-8} \text{ Па}$$

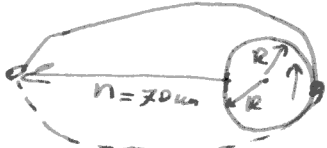
Задача 5.

Т.к. мы ищем мин. скорость,

корабль должен взлетать из перигея (???) и отбываться перигей не подходит

в апогее (шова не подходит апогей)

$$V_n = \sqrt{GM_n \left(\frac{2}{a} - \frac{1}{R} \right)}$$



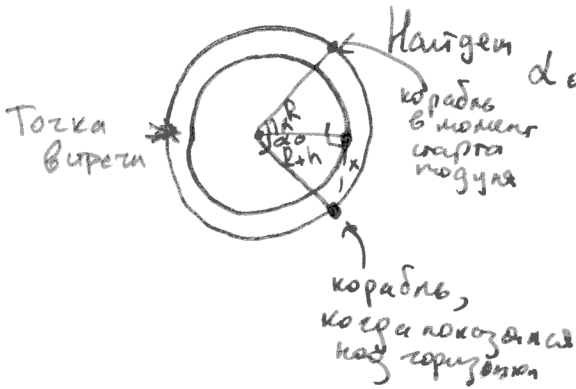
$$a = \frac{2R+h}{2} = R + \frac{h}{2}$$

$$V_{st} = V_n - V_{ушня} = V_n$$

$\nearrow \text{ушня} = \frac{2\pi r}{T_n} \cdot R_n$

$$\Delta t_{пол} = \frac{1}{2} T \left(\frac{R+h}{2} \right) = \frac{1}{2} \cdot T(R+h) \cdot \left(\frac{R+h/2}{R+h} \right)^{3/2} =$$

$$= \frac{T_{кор}}{2} \left(1 - \frac{h/2}{R+h} \right)^{3/2} = \frac{T_{кор}}{2} \left(1 - \frac{h}{2R} \right)^{3/2} \quad (1)$$



$$x = \sqrt{(R+h)^2 - R^2} = \sqrt{2Rh + h^2}$$

$$\cos \alpha_0 = \frac{x}{R} = \sqrt{\frac{2h}{R}} \quad h \ll R$$

$$\alpha_0 \approx \sqrt{\frac{2h}{R}}$$

(2) $\Delta t_{пол} = \Delta t_{пол кор}$

(3) $\Delta t_{пол кор} = T_{кор} \cdot \frac{180^\circ - \alpha}{360^\circ} = \frac{T_{кор}}{2} \left(1 - \frac{\alpha}{90^\circ} \right)$

Из (1)-(3), зная что $h \ll R$:

$$1 - \frac{3h}{2R} + \frac{3h^2}{4R^2} - \frac{h^3}{8R^3} = 1 - \frac{2\alpha}{90^\circ} + \frac{\alpha^2}{90^{\circ 2}}$$

$$1 - \frac{3}{2} \cdot \frac{h}{2R} = 1 - \frac{\alpha}{90^\circ}$$

$$\alpha = 90^\circ \cdot \frac{3h}{4R}$$

Задача 5. Прогонжение

$$T_{кор}^2 = \frac{4\pi^2}{GM_n} (R+h)^3$$

$$\frac{\alpha + \alpha_0}{2\pi} = \frac{\Delta t}{T_{кор}}$$

$$\Delta t = T_{кор} \cdot \left(\frac{3h}{8R} + \frac{\sqrt{\frac{2h}{2R}}}{2\pi} \right)$$

$$T_{кор} \approx 2\pi \sqrt{\frac{R^3}{GM_n}}$$

$$V_n = \sqrt{GM_n \frac{2R - R - h/2}{R(R+h/2)}} = \sqrt{GM_n \frac{R-h/2}{R(R+h/2)}}$$

$$V_n \approx \sqrt{GM_n \cdot \frac{1}{R}} \approx \sqrt{\frac{6,67 \cdot 10^{-11}}{1,7 \cdot 10^6}}$$

$$\Delta t \approx \sqrt{\frac{R^3}{GM_n}} \left(\frac{3h\pi}{4R} + \sqrt{\frac{2h}{R}} \right)$$

$$V_n \approx 200 \sqrt{10} \text{ м/с} \approx 600 \text{ м/с}$$

$$\Delta t = \sqrt{\frac{2hR^2 + \frac{9}{16}h^2\pi^2 R}{GM_n}}$$

$$R \approx 1700 \text{ км}$$

$$M_n \approx 10^{22} \text{ кг}$$

$$\Delta t = \sqrt{\frac{2 \cdot 1700^2 + 11,1 \cdot 70^2}{6,67 \cdot 10^{-11} \cdot 10^{22}} \cdot 10^3 \cdot 1700 \cdot 70 \cdot 10^6}$$

$$\Delta t \approx \sqrt{\frac{5 \cdot 10^{17}}{6,67 \cdot 10^{11}}} \quad \Delta t \approx 10^3 \cdot \frac{\sqrt{3}}{2} \approx 850 \text{ с}$$

Ответ: стартовать ^{в плоскости} в направлении движения

корабля по касательной к планете со скоростью

$$V = \sqrt{GM_n \frac{R-h/2}{R(R+h/2)}} \approx 600 \text{ м/с}$$

$$= \sqrt{\frac{2hR^2 + \frac{9}{16}\pi^2 h^2 R}{GM_n}} \approx 850 \text{ с}$$

после появления корабля на горизонте

* в направлении движения корабля
 (в ту же относительно Луны сторону, а не в противоположную)

Babagai

$$\Delta M = -2,5 \lg \frac{E_2}{E_1}$$

$$M_{\max} = 4^m$$

$$M_{\min} = 16^m$$

$$R_0 = 6500 \text{ km}$$

$$E_2 = E_1 \cdot 10^{-0,4 \Delta m}$$

E_2

$$\frac{E(\max)}{E(\min)} = 10^{-0,4 (M_{\max} - M_{\min})}$$

$$\frac{R_{\max}}{R_{\min}} = 10^{-0,2 (M_{\max} - M_{\min})}$$

$$\frac{E_{\max}}{E_{\min}} = \left(\frac{R_{\max}}{R_{\min}} \right)^2$$

$$R_{\max} = 10^{2,4} \cdot R_{\min}$$

$$R_{\min} = 5 \cdot 10^2 R_0$$

$$R_{cp} = \frac{R_{\min} + R_{\max}}{2} \approx \frac{R_{\max}}{2} = 10^{4,4} \cdot \frac{5}{2} R_0$$

$$V = \omega R_{cp} = \frac{2\pi}{T} R_{cp} = \frac{2\pi}{T} 10^{5,4} \cdot R_0 \cdot 5$$

$$\text{Babog: } V = \frac{2\pi}{T} \cdot 5 \cdot 10^2 R_0 \cdot 10^{0,2 (M_{\min} - M_{\max})}$$

$$V \approx \frac{3,14}{409 \cdot 24 \cdot 3600} \cdot 500 \cdot 6500 \cdot 10^3 \cdot 10^{2,4}$$

$$V \approx 7,0 \cdot 10^4 \text{ m/s} \approx 70 \text{ km/s} \leftarrow \text{orbital}$$

Задача 3

$$\Delta t_{\text{оф. время}} = \frac{(2 \cdot 24 + 4)^{52} + (5 \cdot 24 + 11)^{131}}{2} = 91,5 \text{ лет}$$

$$v_0 \rightarrow 0$$

$$\frac{\Delta t_{\text{оф.}}}{T_{\text{Земли}}} = \frac{\Delta t_{\text{лет назар}}}{T_{\text{Аншур}}} \Rightarrow \Delta t_{\text{л. назар}} = \frac{T_{\text{Аншур}}}{T_{\text{Земли}}} \cdot \Delta t_{\text{оф.}}$$

$$\Delta t_{\text{л. назар}}$$

$$\frac{\Delta t_{\text{л. назар}}}{T_{\text{Земли}}} = \frac{\Delta t_{\text{л. назар}}}{T_{\text{Аншур}}}$$

$$\Delta t_{\text{л. н.}} = T_{\text{Аншур}} \cdot \frac{\Delta t_{\text{min}}}{T_{\text{Земли}}} \approx 112 \cdot 10^3 \text{ лет} \cdot \frac{(2 \cdot 24 + 4)^2}{365,25 \cdot 24^2}$$

$$\Delta t_{\text{л. н.}} \approx \frac{112 \cdot 10^3 \text{ лет}}{7 \cdot 24} = \frac{16}{24} \cdot 10^3 \text{ лет} = 6,7 \cdot 10^2 \text{ лет}$$

$$T \approx 2020 - \Delta t_{\text{л. н.}} \approx 2020 - 670 \approx 1350 \text{ год}$$

Ответ: $t \approx 1350 \text{ год}$

