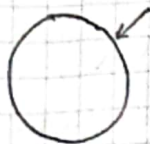


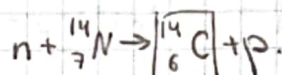
Концентрация составителей

① Радиоизотопный метод датирования

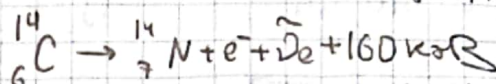
$10^5 - 10^6$ а.з.



O N C



нестабильн, $\tau = 8267$ лет



$$\frac{dN}{dt} = -\frac{N}{\tau}$$

В живых организмах равновес. доля ${}^{14}_6\text{C}$ ($\delta = \frac{1}{8 \cdot 10^{11}}$)

в момент смерти.

$$N(0) = N_0, \quad N = N_0 e^{-t/\tau}, \quad A = \frac{N}{\tau} - \text{активность}$$

$$A_0 = \left(\frac{N_0}{\tau}\right) \cdot e^{-t/\tau}$$

A_0 - равновес. активность

Измеряя A, можно определить время с момента смерти организма, когда было A_0 .

$$t = \tau \ln \frac{A_0}{A}$$

$$A_0 = \frac{N_0}{\tau} = \frac{N_0 \cdot \delta}{12 \tau} = 0,24 \text{ 1/с}$$

$$1 \text{ год} = 3,1557 \cdot 10^7 \text{ с} \approx \pi \cdot 10^7 \text{ с}$$

Изм. A - счетчик Гейгера-Мюллера считает прилетевшие эл-ны (число реакций)

$$N_{\text{измер}} = A \cdot t_{\text{измер}}$$

$$\text{Пуассон: } p(N) = \frac{\bar{N}^N}{N!} \cdot e^{-\bar{N}} \Rightarrow (\Delta N)^2 = (N - \bar{N})^2 = \bar{N}$$

$$N_{\text{измер}} = \bar{N} \pm \sqrt{\bar{N}}$$

$$\Delta t / \tau = \frac{\Delta A_0 / A_0}{A} + \frac{\Delta A}{A}$$

O $A_0 = \text{const}$

$$\frac{\Delta t}{\tau} = \left| \frac{\Delta A}{A} \right| = \frac{\Delta N_{\text{изм}}}{N_{\text{изм}}} = \frac{1}{\sqrt{N_{\text{изм}}}}$$

$$N_{\text{изм}} = \tau^2 / (\Delta t)^2 \ominus$$

Т.о. если надо изм. дату смерти с точн. до Δt , то надо ждать, пока наберется $N_{\text{изм}}$ измерений.

$$\ominus \frac{\tau^2}{(\Delta t/t)^2} \cdot \frac{1}{\tau^2 \ln^2 \frac{A_0}{A}} =$$

$$\frac{\Delta t}{t} = 1\% \Rightarrow N_{\text{изм}} = \frac{10^4}{\ln^2 \frac{A_0}{A}} = 1,3 \cdot 10^4 \text{ а.з.} \quad A = 0,1 \quad t_{\text{изм}} = \frac{N_{\text{изм}}}{A} = \frac{1,3 \cdot 10^5}{0,1} = 364$$

$$t = 7237 \text{ лет} \pm 72,4 \text{ г}$$

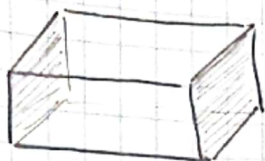
Rem $G = 8 \frac{\text{кг}}{\text{год}} \frac{{}^{14}_6\text{C}}{8 \text{ C}}$
образуется за год

$$\frac{dN}{dt} = W - \frac{N}{\tau} \Rightarrow N = W\tau (1 - e^{-t/\tau})$$

$$N = W\tau = \frac{G - NA}{\mu} \tau \Rightarrow \rho = G\tau = 66 \text{ тонн}$$

масса изот.
 $\frac{N/M}{N_A}$

② 200109. лазер. резонатор Фабри-Перо.



$$L = 6 \cdot 10^{-2} \text{ см}$$

$$n = 3,1, \lambda = 1 \text{ мкм}$$

$$dn/d\lambda = -1,2 \cdot 10^4 \text{ см}^{-1} \text{ - дисперсия}$$

на длине резонатора - целое число полуволн

резонанс уст. осн. волны не выйдут

1) Наберем фазы $2\pi \Rightarrow$

$$k_{\text{ср}} \cdot L = \pi m$$

$$\omega = c_p k_{\text{ср}} = \frac{c}{n} k_{\text{ср}} \Rightarrow \frac{2\pi n(\lambda)}{\lambda} = k_{\text{ср}}$$

// постоянная - разность фаз

2) Сдвинем длину волны $(\lambda + \Delta\lambda)$

$$\frac{2\pi n(\lambda)}{\lambda} = \pi m$$

$$\frac{2\pi n(\lambda + \Delta\lambda)}{\lambda + \Delta\lambda} = \pi(m-1)$$

$$\left. \begin{aligned} n(\lambda + \Delta\lambda) &= n(\lambda) + \frac{dn}{d\lambda} \cdot \Delta\lambda \\ 1 &= -2 \frac{\Delta\lambda}{\lambda} \left(\frac{dn}{d\lambda} - \frac{n}{\lambda} \right) \end{aligned} \right\}$$

$\lambda \uparrow \Rightarrow n \downarrow \Rightarrow \Delta\lambda \Rightarrow \text{корр. р-с.}$

$$\Delta\lambda = \frac{2\lambda^2}{2L} \frac{1}{n - \lambda \frac{dn}{d\lambda}} =$$

$\omega_{\text{см}}$

$$= \frac{2 \cdot 10^{-8}}{2 \cdot 6 \cdot 10^{-2}} \cdot \frac{1}{3,1 + 10^{-4} \cdot 1,2 \cdot 10^4} =$$

$$= 2 \cdot 10^{-8} \text{ см} = 2 \text{ \AA} //$$

③ ЭМ поле \hookrightarrow энергия \hookrightarrow плотность потока излучения

$$W_E = \frac{E^2}{8\pi} \left[\frac{\partial u}{\partial t} = \rho a \right], W_B = \frac{B^2}{8\pi}, W = W_E + W_B$$

ЗСЭ в диф. форме:

$$\text{ЗСЗ: } \left[\frac{\partial S}{\partial t} + \text{div } \vec{j}_E = 0 \right] \text{ // Аналог. } \left[\frac{\partial |\psi|^2}{\partial t} + \text{div } \vec{j}_{\text{вер}} = 0 \right] //$$

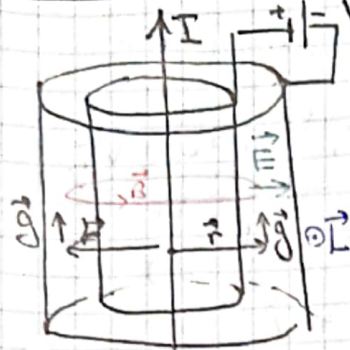
плотность потока энергии

$$\text{ЗСЭ: } \left[\frac{\partial S_E}{\partial t} + \text{div } \vec{j}_E = 0 \right] \Rightarrow \vec{j}_E = \vec{S} = \frac{c}{4\pi} [\vec{E} \times \vec{B}]$$

уравнение Максвелла плотность потока энергии

$$\text{Плотность потока излучения: } \vec{g} = \frac{\vec{S}}{c^2} = \frac{1}{4\pi c} [\vec{E} \times \vec{B}]$$

есть ли у поля ММ? Да



цилинд. конд-р, по центр-провод.



$$\vec{g} = \frac{1}{4\pi c} [\vec{E} \times \vec{B}]$$

$$\vec{L} = [\vec{r} \times \vec{p}]$$

шт и шт вадлизи

⇒ у констр-и нет L_z , т.к. если подв. на кильцу, то не будет вращ.

④ 1) Показатель преломления - из ВУ - у ур. Максвелла

$$V = \frac{c}{\sqrt{\epsilon \mu}} = \frac{c}{n} \Rightarrow n = \sqrt{\epsilon}$$

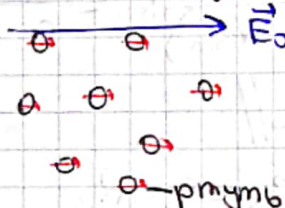
$\mu = 1$ в немет. средах

2) ≠ покл. преломление грав. (!) $(n-1) \sim N$

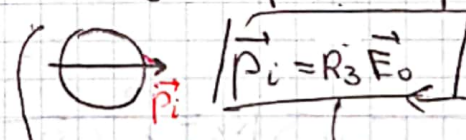
Вспомним, что такое ϵ :

$$\vec{D} = \vec{E} + 4\pi \vec{P} = (1 + 4\pi \chi) \vec{E} \quad \text{Среда линейна, если } \vec{P} = \chi \vec{E}$$

Задача ϵ эл. пара (взвеш. в вакууме капельки ртути)



N -конц-я пара Шарик в паре \leftarrow дити



$$|\vec{P}_i| = R^3 \vec{E}_0$$

из условия: $R^3 N \ll 1$

$$E_p \sim \frac{1}{r^3}$$

≠ эл. возд. сашими дити (E_p ≪ E₀)

$$\frac{P_i}{r^3} \ll E_0$$

$$|R^3/r^3| \ll 1$$

r -м. у кап. ртути

$$\begin{aligned} \vec{P} &= N \vec{P}_i = N R^3 \vec{E}_0 \\ \vec{D} &= \vec{E}_0 + 4\pi \vec{P} = \vec{E}_0 + 4\pi N R^3 \vec{E}_0 \\ &= (1 + 4\pi N R^3) \vec{E}_0 \end{aligned}$$

В паре $\vec{P} = \alpha \vec{E}$ поляризуемость $[\alpha] = \text{см}^3$

$$n = \sqrt{1 + 4\pi N R^3} \approx 1 + 2\pi N R^3$$

$$n - 1 \approx 2\pi N R^3 \Rightarrow \boxed{n - 1 \sim N}$$

5) Механика - планеты, спутники

Спутник на околозем. орбите. $V_{\max} = 0,8 V_I$, $V_{\min} = 0,6 V_I$.

1 косм. стб - стб движения на кругов. орбите -
околопланетной ($r \approx R_3$)
2 косм. стб - стб, неох. где улет. на ∞ //

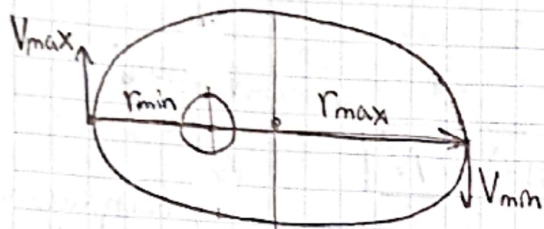
$V_I = 23 \text{H}$ $\frac{m V_I^2}{R_3} = G \frac{M m}{R_3} \Rightarrow V_I = \sqrt{\frac{GM}{R_3}} = \sqrt{g_0 R_3}$

$GM_3 = V_I^2 R_3$ ← спутник на орб. Земли

Сист. грав. 3. вл. Солнца: 30 км/с $GM_\odot = V_3^2 r$

$r_{\min} - ?$ // см. сестр. кр. курса //

$T - ?$ $r_{\max} - ?$, $2a - ?$,
 $\epsilon = \frac{E}{m} = ?$ полная эне. спут. на 1 ор.



Решение

ЗСМ: $V_{\max} r_{\min} = V_{\min} r_{\max}$

ЗСЭ: $\frac{V_{\max}^2}{2} - \frac{GM_3}{r_{\min}} = \frac{V_{\min}^2}{2} - \frac{GM_3}{r_{\max}}$

$\frac{V_{\max}^2 - V_{\min}^2}{2} = \frac{V_I^2 R_3}{r_{\min}} \left(1 - \frac{r_{\min}}{r_{\max}}\right) = \frac{V_I^2 R_3}{r_{\min}} \left(1 - \frac{V_{\min}}{V_{\max}}\right)$

$r_{\min} = \frac{2 V_I^2 R (V_{\max} - V_{\min})}{(V_{\max}^2 - V_{\min}^2) V_{\max}} = \frac{2 V_I^2}{V_{\max} (V_{\max} + V_{\min})} R_3 = \frac{2 R_3}{0,8/0,8 + 0,6} = 1,8 R_3 //$

$r_{\max} = \frac{2 V_I^2}{V_{\min} (V_{\max} + V_{\min})} R_3 = \frac{2}{0,6/0,8 + 0,6} R_3 = 2,4 R_3$

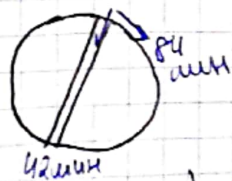
$2a = r_{\min} + r_{\max} = 4,2 R_3$

Период обращения:

Кеплер: $\left(\frac{T}{T_I}\right)^2 = \left(\frac{2a}{2R_3}\right)^3 \Rightarrow T = T_I \cdot \left(\frac{4,2 R_3}{2 R_3}\right)^{3/2} = 4 \text{ и } 15 \text{ мин.}$

на кругов. околозем. орб.

$T_I = \frac{c}{V_I} = 84 \text{ мин}$



(в вакуум. трубе) 42 мин по хорде

Важная ф-ла: $2a = -\frac{GM}{\epsilon}$ — полная энергия спутника на 1 кг
спутник на чей орбите (эллипсе) $\Rightarrow \epsilon < 0$.

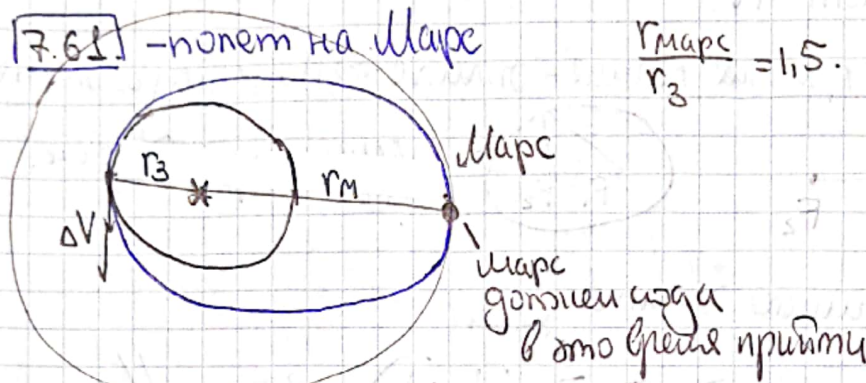
\Rightarrow на круг. орб. $2R_3 = -\frac{GMm}{m\epsilon} \leftarrow \frac{V^2}{2} \Leftrightarrow \frac{mV^2}{R_3} = -\frac{GMm}{2R_3^2}$

$$2a = r_{\max} + r_{\min} = \frac{2V_I^2 R_3}{V_{\max} + V_{\min}} \left(\frac{1}{V_{\max}} + \frac{1}{V_{\min}} \right) = \frac{2V_I^2}{V_{\max} V_{\min}} R_3$$

$\epsilon = -\frac{V_I^2 R_3}{2V_I^2 R_3} \cdot V_{\max} V_{\min} = \frac{V_{\max} V_{\min}}{2} = \epsilon$ — на 1 кг.

6) [7.61] — полет на Марс

$\frac{r_{\text{Марс}}}{r_3} = 1,5$. Время полета τ —?
 ΔV —?



Решение

1) $\left(\frac{T}{T_{\text{Марс}}}\right)^2 = \left(\frac{2a}{2r_3}\right)^3 = \left(\frac{r_M + r_3}{2r_3}\right)^3 \Rightarrow T = \frac{T_{\text{Марс}}}{2^{1/2}} \left(1 + \frac{r_M}{r_3}\right)^{3/2} = 260 \text{ дн}$

2) Доп. скорость —?

$2a = -\frac{GM}{\epsilon}$

$\epsilon = -\frac{V_3^2 r_3}{(r_3 + r_M)}$ — новая (полная энергия до и после)
 $\epsilon_0 = -\frac{V_3^2}{2}$ — старая (энергия спутника)

$$\frac{V^2}{2} - \frac{V_3^2}{2} = -\frac{V_3^2 r_3}{r_3 + r_M} + \frac{V_3^2}{2}$$

$$V^2 = 2V_3^2 / \left(1 - \frac{r_3}{r_3 + r_M}\right) = V_3^2 \cdot \frac{2r_M}{r_3 + r_M}$$

$$V = V_3 \sqrt{\frac{2r_M}{r_3 + r_M}} = V_3 \sqrt{\frac{2r_M/r_3}{1 + r_M/r_3}} = V_3 \sqrt{\frac{3}{1+3/2}} = 1,1 V_3$$

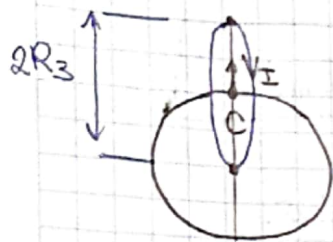
$\Rightarrow \Delta V = 0,1 V_3 \approx 3 \text{ км/с}$

7. На какую высоту подн. тело, если его бросить ^{верт. вверх} с 4 км. скоростью (V) - ?

$V = V_{II} \Rightarrow$ улетит и не вернется

$V = V_I - ?$

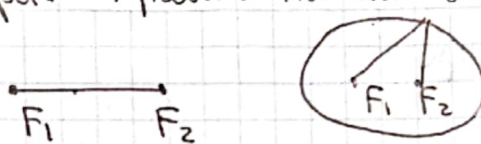
$h - ?$, $\tau - ?$ - когда вернется



1) ЗСЭ: $\frac{V_I^2}{2} - g_0 R = -g_0 \frac{R^2}{r} \Rightarrow r = 2R_3 \Rightarrow h = R_3 //$

3. Время на полет \uparrow .

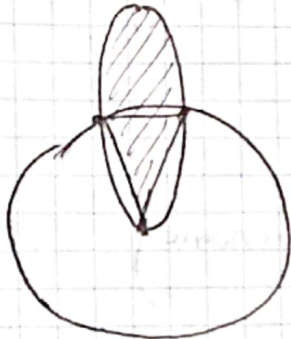
З. Кеплера: прелм. линии - эллипс \Rightarrow по кеплеру и ньютона



сумма раб. сил.

развиваем кеплеров эллипс ^{8 км}

$\frac{T}{T_I} = \frac{S}{S_0} = \frac{1}{2} + \frac{1}{\pi} \Rightarrow T = T_I \left(\frac{1}{2} + \frac{1}{\pi} \right) = 69 \text{ мин} //$
 $S = \frac{\pi a b}{2} + 2 a^2 = \pi a b \left(\frac{1}{2} + \frac{1}{\pi} \right)$



// сколько времени Луна будет падать на Землю, если останов в орб. движении //

$\left(\frac{T}{T_n} \right)^2 = \left(\frac{2a}{2r_n} \right)^3 = \frac{1}{2^3}$
 $2a = r_n$

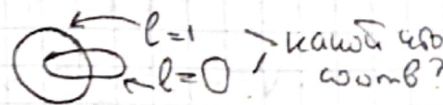
$T = \frac{T_n}{2\sqrt{2}}$ - период

$\tau = \frac{T_n}{4\sqrt{2}} = \frac{28}{4\sqrt{2}} = 5 \text{ дней} //$
 Луна на З

Рем Бор-ве орб. круг.

Землерезион: $n=1$ - круг

$n=2 \Rightarrow 2r_5$



энерг. орб. Солн. планет в круг. орб. $\rightarrow v_{\max} = n$