

Задача 1.

Дано: $T_a = 3,9^y$, $|\Delta m| = 2,5^m$, орбита Земли круговая и астероид движется в противоположном направлении.

Опр-ть: $e = ?$

Р-ие: Для начала определим большую полуось орбиты астероида:

по 3-ему закону Кеплера $\frac{T_a^2}{T_\oplus^2} = \frac{a_a^3}{a_\oplus^3} \Rightarrow a_a = 3,9^{2/3} a_\oplus$ (Прим: $3,9^2 = 15,21$
 $\sqrt[3]{15,21} \approx 2,47$
 $2,47 \cdot 1 \approx 2,47$
 $2,47^3 \approx 15,21$
 $2,2 < 3,9^{2/3} < 2,3$
 $2,25^3 \approx 11,37$
 $2,3^3 \approx 12,167$
 $2,25 < 3,9^{2/3} < 2,3$
 Предположим, что $2,25$)
 $a_a \approx 2,25 a_\oplus$

Освещенность обратно пропорциональна квадрату расстояния до объекта:

$E_q \sim \frac{1}{(q-a_\oplus)^2}$
 $E_Q \sim \frac{1}{(Q-a_\oplus)^2}$

Астероид движется в противоположном с Землей, поэтому $r_a - a_\oplus$, а темне логично предположить, что, по мере приближения к Земле изменение блеска достаточно большая, то при минимуме блеска объект находится в направлении Земли в апреле

По формуле Пассона: $m_q - m_Q = -2,5 \lg \left(\frac{E_q}{E_Q} \right)$, ну или

$2,512^{\Delta m} = \left(\frac{Q - a_\oplus}{q - a_\oplus} \right)^2$
 $2,512^{2,5} = \frac{a(1+e) - a_\oplus}{a(1-e) - a_\oplus} \Rightarrow a(2,512^{2,5} - 1) = (a_\oplus(2,512^{2,5} - 1) - a(2,512^{2,5} + 1))e$
 Прим: Оценим число $2,512^{2,5} \approx 2,5^{2,5}$
 Пусть $2,5^{2,5} = 2,5^{4 \cdot 0,25} = 2,5^{x+\Delta x}$
 Разложим функцию степенной в ряд Тейлора:
 $2,5^{x+\Delta x} = 2,5^x + 2,5^{x-1} \Delta x + \dots$
 В нашем случае $x = 1$, $\Delta x = 0,25$
 $2,5^{1,25} \approx 2,5 + 0,25 \approx 2,75$

ответ: 0,26

Задача 11.

Дано: $a = 0,5 a_\oplus$, $T = 0,25^y$, $S_1 = 1 m^2$, $S_2 = 2 m^2$, $\Delta M = 10^{-14} M_{\text{ЗВ}}/y$, $v = 4 \cdot 10^2 \text{ км/с}$

Опр-ть: $\frac{E_{\text{ЗВ}}}{E_{\text{ЗВ}}} - ?$

Р-ие: Для того чтобы определить энергию излучения звезды, надо знать ее светимость. Про звезду известно, что она принадлежит к главной последовательности, значит, для нее справедливы отношения масса-светимость. Оценим массу данной звезды в солнечных массах.

По 3-ему закону Кеплера $\frac{T^2}{T_\oplus^2} = \frac{M_\oplus a^3}{M_\star a_\oplus^3}$ и для Земли $T_\oplus^2 = \frac{4\pi^2 a_\oplus^3}{G M_\odot}$
 $\Rightarrow \frac{M_{\text{ЗВ}}}{M_\odot} = \left(\frac{a}{a_\oplus} \right)^3 \cdot \left(\frac{T_\oplus}{T} \right)^2 = 0,125 \cdot 16 = 2 \Rightarrow M_{\text{ЗВ}} = 2 M_\odot$

Тогда для неё справедливо след. соотношение:

$$L_{3B} = L_0 \left(\frac{M_{3B}}{M_0} \right)^4 = 3,75 \cdot 10^{26} \text{ Вт} \approx 4 \cdot 10^{26} \text{ Вт} \approx 64 \cdot 10^{26} \text{ Вт}$$

КБД = 0,7

Рассчитаем энергию, которая приходится на солнечный парус:

$$E = \frac{0,3 \cdot L_{3B} \cdot t \cdot S_1}{4\pi d^2} \quad (t - \text{рабочее время})$$

Теперь оценим кинетическую энергию чашки солнечного ветра, попадающей на площадку S_1 .

$$K = \frac{m v^2}{2} = E_{3B, B} \cdot t \quad m - \text{масса чашки, попадающая на площадку за время } t.$$

Выяснено, что за время t звезда сбросит массу $M = \Delta M \cdot t$. Пусть она равномерно распределится по площади сферы, радиуса d , тогда

$$m = \frac{M \cdot S_1}{4\pi d^2} = \frac{\Delta M \cdot t \cdot S_1}{4\pi d^2}$$

$$\Rightarrow K = E_{3B, B} = \frac{\Delta M \cdot t \cdot S_1 \cdot v^2}{2 \cdot 4\pi d^2}$$

и искомое отношение:

$$\frac{E_{3B, B}}{E_{3B, B}} = \frac{0,3 L_{3B} \cdot S_2 \cdot 2 \cdot 4\pi d^2}{4\pi d^2 \cdot \Delta M \cdot S_1 \cdot v^2} = \frac{0,3 \cdot 64 \cdot 10^{26} \cdot 2 \cdot 4\pi \cdot 2 \cdot 85400 \text{ с}}{10^{-14} \cdot 4 \cdot 10^{30} \cdot 1 \text{ м}^2 \cdot 16 \cdot 10^{10} \text{ м}^2/\text{с}^2} =$$

$$= 1,2 \cdot 85400 \cdot 10^{26} \cdot 10^{-26} = 1,2 \cdot 85400 = 103680$$

Ответ: 103680

Задача 5. Дано: $\beta_1 = 10^\circ$ $\beta_{32} = 100^\circ$

Опр-ть: как из звезды, прие-?

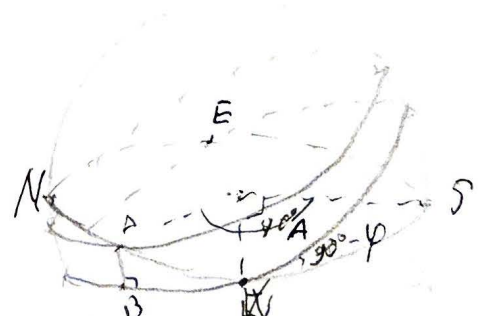
Р-ие: очевидно, что, поскольку мы даны характеристики, позволяющие определить хоть как-то сферическую звезду и т.п., надо определить, звездами какого созвездия они являются. Для начала попробуем оценить склонение 2-ой звезды.

Рассмотрим треугольник ABW:

$$AW = 150^\circ - 90^\circ = 60^\circ$$

$$AB = \delta_2 \quad \angle ABW = 90^\circ$$

$$\text{по т. синусов: } \frac{\sin 90^\circ}{AW} = \frac{\sin(90^\circ - \varphi)}{\delta_2} \Rightarrow \delta_2 = AW \cdot \cos \varphi$$



(это конечно очень грубо, т.к. треугольник сферический, но считать синусы 60° и косинусы ($\frac{\sin 60^\circ}{2}$) не очень хочется)

Также дано, что между этими 2-мя звездами ^{не} могут поместиться ни столько и столько пальцев одной руки (т.е. угловое расстояние между звездами: $\delta = \frac{0,06}{0,7} \approx \frac{6}{70}$ рад (где δ - расстояние между концами 4-х пальцев правой руки) (а 70 см - расстояние между концами правой руки))

$$\theta = \frac{180 \cdot 6}{\pi \cdot 70} \approx \frac{180 \cdot 6}{3.14 \cdot 70} = \frac{36}{7} \approx 5 \frac{1}{7} \approx 5^\circ$$

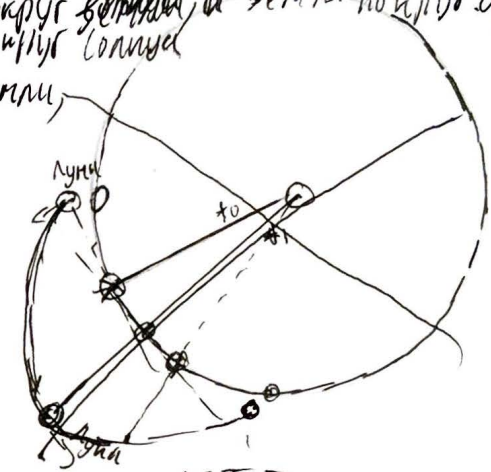
Тогда очевидно, что звезды находятся в северном полушарии, ^{поэтому} ~~принимая~~ ~~поэтому~~
 $\beta_1 = 10^\circ$ и $\delta_2 \approx 35^\circ$, то ~~они также заметим, что звезда 2, отстоит $\approx 180^\circ$ от~~
~~тогда звезда 1, которая звезда 160^\circ~~ Две заметные яркие звезды на небе, расстоя-
 ние между кот. небольшое и кот. находится вблизи эклиптики, юго-в.
 звездам созвездия Близнецов, примем 2-ую звезду Кастор, а 1-ую ~~получим~~ ~~поэтому~~
 1-ую звезду Кастор, а 2-ую звезду ~~получим~~ ~~поэтому~~ ~~предположим, что это так~~. Тогда 1-ая звезда
 ярче 2-ой.

Ответ: 1-ая ярче 2-ой.

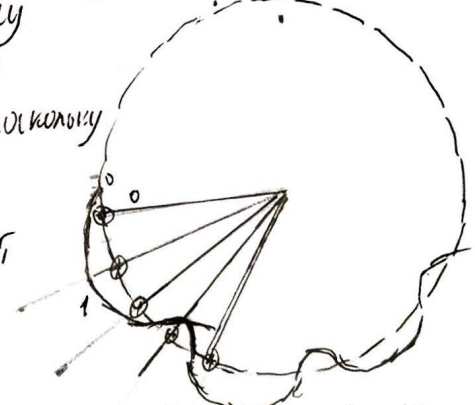
Задача 3:

Попытаемся нарисовать траекторию Луны относительно Солнца. Пусть в начальный
 момент времени Луна находится в 1-ой четверти. ~~4/3-23,5^\circ~~ ~~длина~~ ~~полнолуние~~ и
 Земля за данное время сместится на $13,6^\circ$ ~~(Прич: Луна движется по круг. орбите~~
~~вокруг Земли, и Земля по круг. орбите~~
~~вокруг Солнца)~~

Луна движется ~~(или притягивается)~~ по круговой орбите вокруг Земли,
 и Земля по круг. орбите вокруг Солнца. Значит,
 нулевое и первое положение Луны соединить
 прямой линией (примерно так, как на рисунке),
 продолжим ~~продолжим~~ ~~траекторию~~ ~~до~~ ~~того~~
 момента, пока Луна не ~~пересечет~~ ~~снова~~ ~~в~~
~~прежнее~~ ~~положение~~ ~~относительно~~ ~~Земли~~). Как видно,



траектория ~~траектория~~ ~~не~~ ~~является~~ ~~линейной~~, поэтому
 траектория выпукла наружу. Само пересечение точно
 не будет (за время полного оборота прямо точно), поскольку



расстояние между 2-мя положениями Земли:
 $\frac{13,6}{180} \cdot 1,5 \cdot 10^8$ км, а большая полуось Луны имеет
 радиус 384400 км
 $\frac{13,6 \cdot 1,5 \cdot 10^8}{180} \cdot 1 \rightarrow$ ~~пересечения~~

+ траектория ~~является~~ ~~траектория~~ ~~кругового~~ ~~движения~~ ~~Земли~~ ~~и~~ ~~Луны~~,
 само пересечение могут образоваться только в том случае, если навести
 траекторию Луны за несколько лет (т.к. $\frac{365,25}{27,32}$ - не цел. число).

Если же учитывать все орбиты Луны и Земли, то примерно получится
 то же самое, только траектория не будет иметь период $27,32^d$ одинаковой.

Задача 2.

КГД-7 400

Дано: $\nu = 2-3 \text{ кг/м}^3$.

Опр-ть: $\Delta t_{\text{min}} = ?$

Р-ие: Давление газа прямо пропорционально его плотности. Следовательно, в тех областях, где давление больше - находится область повышенной плотности газа. Давление зависит с частотой $2-3 \text{ кг/м}^3$, значит, за время $t = \frac{1}{\nu}$ аппарат переходит из области минимального давления в максимальное (или наоборот). $t_{\text{min}} = \frac{1}{\nu_{\text{max}}} = 330,33 \cdot 10^{-3}$. Предположим, что

поэтому этого времени аппарат находится в области повышенной плотности, и другую - в пониженной, тогда $\Delta t_{\text{min}} = t \cdot v_A = \frac{1}{\nu} \cdot v_A$ (линейный размер объекта). Аппарат Волантер должен включить компьютерную систему и запустить в 2-об косм. скорость отн. Солнцу $\Rightarrow v_A = 30 \text{ км/с} \cdot \sqrt{2} = 42 \text{ км/с}$ $\Rightarrow \Delta t_{\text{min}} = 42 \text{ км/с} \cdot 0,00033 \text{ с} = 21 \cdot 0,33 \text{ м} = 7,43 \text{ м}$

Если предположить, что области сферические, а Δt_{min} - диаметр, то объем данной области равен $\frac{\pi (7,43)^3}{6} \approx \frac{(7,43)^3}{3} \approx \frac{(7)^3}{3} \approx \frac{343}{3} \approx 114,33 \text{ м}^3$

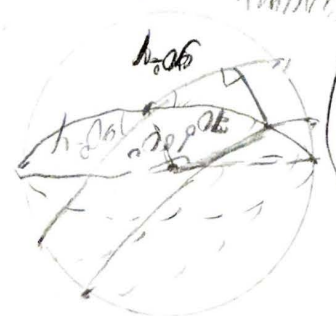
Ответ: линейные размеры $7,43 \text{ м}$; объем $114,33 \text{ м}^3$.

Анализ спутника в системе координат $A=10^\circ$ $B=10^\circ$

$$\sin \alpha = \frac{d \cos \beta}{\sin \gamma}$$

$$\sin 45^\circ = \frac{1}{\sin 90^\circ}$$

$$1 \cdot \sin \beta = \sin \alpha \cdot \frac{2}{2}$$

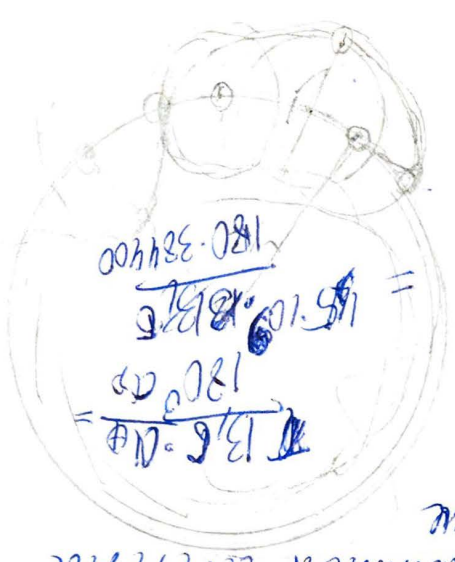


$$\frac{10}{33.5} + 33.5$$

Вектор \vec{r} в системе координат (x, y, z) задан координатами $x=10$, $y=33.5$, $z=33.5$.
 Найдем его длину $r = \sqrt{x^2 + y^2 + z^2} = \sqrt{10^2 + 33.5^2 + 33.5^2} = \sqrt{100 + 1122.25 + 1122.25} = \sqrt{2344.5} \approx 48.4$
 Найдем его направление. Угол α с осью Oz найдем по формуле $\cos \alpha = \frac{z}{r} = \frac{33.5}{48.4} \approx 0.692$, откуда $\alpha \approx 46.1^\circ$.
 Угол β с осью Ox найдем по формуле $\cos \beta = \frac{x}{r} = \frac{10}{48.4} \approx 0.207$, откуда $\beta \approx 78.1^\circ$.
 Угол γ с осью Oy найдем по формуле $\cos \gamma = \frac{y}{r} = \frac{33.5}{48.4} \approx 0.692$, откуда $\gamma \approx 46.1^\circ$.

Вектор \vec{r} в системе координат (x, y, z) задан координатами $x=10$, $y=33.5$, $z=33.5$.

№3. Пусть вектор \vec{r} задан координатами $x=10$, $y=33.5$, $z=33.5$.
 Найдем его длину $r = \sqrt{x^2 + y^2 + z^2} = \sqrt{10^2 + 33.5^2 + 33.5^2} = \sqrt{2344.5} \approx 48.4$
 Найдем его направление. Угол α с осью Oz найдем по формуле $\cos \alpha = \frac{z}{r} = \frac{33.5}{48.4} \approx 0.692$, откуда $\alpha \approx 46.1^\circ$.
 Угол β с осью Ox найдем по формуле $\cos \beta = \frac{x}{r} = \frac{10}{48.4} \approx 0.207$, откуда $\beta \approx 78.1^\circ$.
 Угол γ с осью Oy найдем по формуле $\cos \gamma = \frac{y}{r} = \frac{33.5}{48.4} \approx 0.692$, откуда $\gamma \approx 46.1^\circ$.



№4. Пусть вектор \vec{r} задан координатами $x=10$, $y=33.5$, $z=33.5$.
 Найдем его длину $r = \sqrt{x^2 + y^2 + z^2} = \sqrt{10^2 + 33.5^2 + 33.5^2} = \sqrt{2344.5} \approx 48.4$
 Найдем его направление. Угол α с осью Oz найдем по формуле $\cos \alpha = \frac{z}{r} = \frac{33.5}{48.4} \approx 0.692$, откуда $\alpha \approx 46.1^\circ$.
 Угол β с осью Ox найдем по формуле $\cos \beta = \frac{x}{r} = \frac{10}{48.4} \approx 0.207$, откуда $\beta \approx 78.1^\circ$.
 Угол γ с осью Oy найдем по формуле $\cos \gamma = \frac{y}{r} = \frac{33.5}{48.4} \approx 0.692$, откуда $\gamma \approx 46.1^\circ$.

$$\rho_{\text{газ}} = 2-3 \text{ кг/м}^3 \approx 2,5 \text{ кг/м}^3$$

УСД - 7

1) В тех областях, где давление больше - находится больше газов. Плотность газа. Масса равна $2,5 \text{ кг/м}^3 \Rightarrow$ период между частями. Периоды больше и малой плотностей равны $\frac{1}{v} = \frac{1}{2000} = 0,0005 \text{ с}$

$$\frac{1}{75} = 0,0133$$

Предположим, что половину расстояния аппарат идет в области повышенной плотности, а другую половину - в области пониженной, тогда $\Delta t_{\text{min}} = \frac{1}{v_{\text{max}}} \cdot v_{\text{a}}$. Высота аппарата Voyager достигла Солнечной системы \Rightarrow его запустили со второй космической скоростью $v_{\text{2к}} = 30 \text{ км/с}$.

$$= 30 \text{ км/с} \cdot \sqrt{2} = 42,42 \text{ км/с} \approx 42 \text{ км/с}$$

$$\begin{array}{r} 42 \\ \times 11 \\ \hline 462 \end{array}$$

$$\Rightarrow \Delta t_{\text{min}} = 42 \text{ км/с} \cdot 0,00033 \text{ с} = 13,86 \text{ м}$$

$$2^{18} = 268435456$$

$$\begin{array}{r} 7,43 \\ \frac{91}{3000} \end{array}$$

$$7^3 = 49 \times 7 = 343$$