

№2 Дано:

$$\Gamma = 2.2 \text{ пк}$$

$$M = 2 M_{\odot}$$

$$5r = \rho$$

$$R_{\text{пл}} = ?$$

Решение:

$$r = \frac{v}{c}$$

$$\rho = \frac{R}{\Gamma}$$

$$5r = \rho$$

$$5 \frac{v}{c} = \frac{R}{\Gamma},$$

r - абберационное смещение

ρ - параллактическое смещение

$$v = \sqrt{\frac{GM}{R}}$$

В системе [ae - год - M_{\odot}]:

$$v = \sqrt{\frac{4\pi^2 M}{R}} = 2\pi \sqrt{\frac{2}{R}}$$

$$5 \cdot \frac{2\pi \sqrt{2}}{c \sqrt{R}} = \frac{R}{\Gamma}$$

$$\frac{25 \cdot 8\pi^2}{c^2 R} = \frac{R^2}{\Gamma^2} \Rightarrow R = \left(\frac{200\pi^2 \cdot \Gamma}{c^2} \right)^{\frac{1}{2}}$$

$$\begin{aligned} c &= 3 \cdot 10^8 \text{ [м/с]} = \\ &= 3 \cdot 10^8 \cdot \frac{3 \cdot 10^7}{150 \cdot 10^9} \left[\frac{\text{ae}}{200} \right] = \\ &= \frac{3 \cdot 10^8}{5 \cdot 10^3} = 0.6 \cdot 10^5 = \\ &= 6 \cdot 10^4 \left[\frac{\text{ae}}{200} \right] \end{aligned}$$

$$1 \text{ год} \approx 3 \cdot 10^7 \text{ сек}$$

$$1 \text{ a.e.} \approx 150 \cdot 10^9 \text{ м}$$

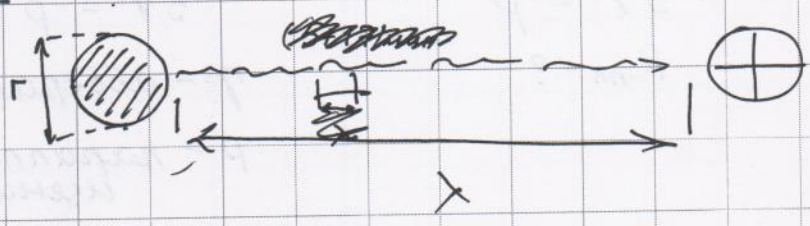
$$1 \text{ пк} = 206265 \text{ a.e.} \approx 2 \cdot 10^5 \text{ a.e.}$$

$$\begin{aligned} R &\approx \left(\frac{200 \cdot 10 \cdot (2.2 \cdot 206265)}{(6 \cdot 10^4)^2} \right)^{\frac{1}{2}} \\ &\approx \left(\frac{2 \cdot 10^3 \cdot 4.4 \cdot 4 \cdot 10^{10}}{36 \cdot 10^8} \right)^{\frac{1}{2}} \\ &\approx \left(\frac{36 \cdot 10^{13}}{36 \cdot 10^8} \right)^{\frac{1}{2}} = (10^5)^{\frac{1}{2}} \approx 320 \text{ a.e.} \end{aligned}$$

$$R = \left(\frac{2 \cdot 10^3 \cdot 2.2 \cdot 2 \cdot 10^5}{36 \cdot 10^8} \right)^{\frac{1}{2}} \approx \left(\frac{9.4 \cdot 10^8}{36 \cdot 10^8} \right)^{\frac{1}{2}} = 2 \text{ a.e.}$$

(N5) Дано:
 $t = 30 \text{ лет}$
 $\tau = 5 \text{ мин}$
 $T = 22 \text{ мин}$
 $r = ?$

Решение:
 $\lambda = c \cdot \frac{1}{f} T$
 $\lambda = 3 \cdot 10^8 \cdot 1320 \text{ с} \approx 4 \cdot 10^{11} \text{ м}$
22 мин



В этом случае длина волны соответствует расстоянию до объекта, т.е. каждые 22 минуты до ~~нас~~ Земли доходит пяти-минутное радиосигналов от него.

$$m_1 - m_2 = -2.5 \lg\left(\frac{E_1}{E_2}\right) = -2.5 \lg\left(\frac{L_1 r_2^2}{L_2 r_1^2}\right) = -2.5 \lg\left(\frac{R_1^2 \sigma T_1^4 r_2^2}{R_2^2 \sigma T_2^4 r_1^2}\right)$$

~~$5 \cdot \frac{1440}{1440} \tau = 5 \cdot \frac{1440}{22} \cdot 365 \cdot 30 =$~~

№1

Дано:

15.09.1987: m_{\max} 4.02.1988: ~~нев.гп.~~

21.04.1989: тел.

 $D = 6 \text{ см}$ $\Delta m \sim e^x$ $m_{\max} - ?$

Решение:

4.02.1988 года звезду стало невозможно увидеть невооружённым глазом, значит её видимая звёздная величина $\sim 6^m$.

21.04.1989 года ^{видимая} звёздная величина равна

$$m = 6 + 5 \lg \frac{D}{6 \text{ мм}}$$

где D - диаметр объектива телескопа

$$m = 6 + 5 \lg \frac{60 \text{ мм}}{6 \text{ мм}} =$$

$$= 6 + 5 \lg 10 = 6 + 5 \cdot 1 = 11^m$$

$$\Delta t_1 = 2^{\frac{6}{5}} \approx 0.75 \text{ лет}$$

$$\Delta t_2 = 366 + 24 + 31 + 21 = 442^d \approx 1.2 \text{ г}$$

$$\Delta m = e^x + C$$

$$\Delta m_2 = 11^m - 6^m = 5^m = e^x + C$$

$$x = \Delta t$$

$$5^m = e^{\Delta t} + C \approx e^{1.2} + C \approx 3.6 + C \Rightarrow C = 1.4$$

$$\Delta m_1 = e^{0.75} + 1.4$$

~~$$\ln(1+x) \approx x$$~~

$$\ln(1+x) \approx x$$

$$\ln(1+x) \approx 0.75 \Rightarrow \frac{1+x}{e} =$$

$$= 1.75$$

$$\Delta m_1 = 1.75 + 1.4 = 3.15$$

$$\text{Тогда } m_{\max} = 6^m - 3.15 = \underline{2.85}$$

(N4) Дано:

МБ1:

$$m_1 = +8^m$$

$$\rho_1 = 13' \times 12'$$

$$n_1 = 20$$

NGC 7000:

$$m_2 = +4^m$$

$$\rho_2 = 120' \times 100'$$

$$n_2 = ?$$

Решение:

Найдём поверхностные яркости МБ1 и NGC 7000:

$$S_1 = 13' \times 12' = 156''^2$$

$$S_2 = 120' \times 100' = 12000''^2$$

$$B_1 = \frac{m_1}{S_1} = \frac{8^m}{156''^2} = \frac{1}{17.5} \approx 0.057 \text{ [m/''}^2]$$

$$B_2 = \frac{m_2}{S_2} = \frac{4^m}{12000''^2} =$$

$$= \frac{1}{3000''^2} \approx 0.00033 \text{ [m/''}^2]$$

~~Вопрос: почему яркость МБ1 больше яркости NGC 7000?~~

Во-первых, можно заметить, что NGC 7000 в 2 раза ярче МБ1.

$$m_1 - m_2 = -2.5 \lg \frac{E_1}{E_2}$$

$$E = \frac{L}{4\pi r^2} = \frac{4\pi R^2 \sigma T^4}{4\pi r^2} = \frac{R^2 \sigma T^4}{r^2}, \text{ где}$$

r - расстояние до объекта, R - его радиус,
 T - температура

Отсюда можно сказать, что $m \sim \lg R^2$, а $R \sim \rho$ (где ρ - это угловой размер объекта)

Тогда $m \sim \lg \rho^2$, то есть $m \sim \lg S$.

Отсюда $m_1 \sim \lg 156 \approx 1.1$, $m_2 \sim \lg 12000 \approx 4.1$

Можно составить уравнение:

$$\frac{1.1}{4} = \frac{n_1}{n_2} \Rightarrow n_2 = \frac{4n_1}{1.1} = \frac{4 \cdot 20}{1.1} \approx 80$$

Ответ: 80 ~~кадров~~.

(N3) Дано:

$R < R_{\text{МКС}}$ на $Z_{\text{мин}}$

$\mathcal{U}_{\text{мин}} - ?$

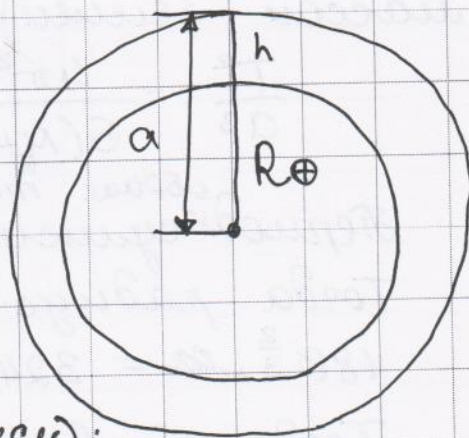
Решение:

Известно, что орбитальный период МКС равен ~ 90 мин. Значит период обращения спутника ~ 87 мин.

Высота МКС над поверхностью Земли ~~соответственно и высота спутника~~ ≈ 430 км.

~~Из закона Кеплера:~~

$$\frac{T^2}{a^3} = \frac{4\pi^2}{G(M+m)}$$



Найдем a спутника (она обращается \sim по круговой орбите, тогда её большая полуось просто равна радиусу):

$$a = \left(\frac{T^2 G (M+m)}{4\pi^2} \right)^{\frac{1}{3}} \approx \left(\frac{(5400)^2 \cdot 6.67 \cdot 10^{-11} \cdot 6 \cdot 10^{24}}{4\pi^2} \right)^{\frac{1}{3}} \approx \left(\frac{3 \cdot 10^7 \cdot 6.67 \cdot 10^{-11} \cdot 6 \cdot 10^{24}}{4\pi^2} \right)^{\frac{1}{3}} = \left(3 \cdot 10^{20} \right)^{\frac{1}{3}} \approx 6.7 \cdot 10^6 \text{ м}$$

$$= (0.3 \cdot 10^{21})^{\frac{1}{3}} \approx 0.15 \cdot 10^7 = 1.5 \cdot 10^6 \text{ м}$$

$$a = \left(\frac{G(M+m)}{4\pi^2} \right)^{\frac{1}{3}} = \left(\frac{(87.60)^2 \cdot 6.67 \cdot 10^{-11} \cdot 6 \cdot 10^{24}}{4\pi^2} \right)^{\frac{1}{3}}$$

$$\approx \left(\frac{27 \cdot 10^6 \cdot 6.67 \cdot 10^{-11} \cdot 6 \cdot 10^{24}}{40} \right)^{\frac{1}{3}} = \left(2.7 \cdot 10^{19} \right)^{\frac{1}{3}} =$$

$$\approx (0.27 \cdot 10^{21})^{\frac{1}{3}} \approx 0.3 \cdot 10^7 = 3 \cdot 10^6 \text{ м}$$

По III закону Кеплера:

$$T^2 \sim a^3$$

МКС и спутник оба обращаются вокруг Земли, тогда коэффициент пропорциональности у них одинаковой (если пренебречь массами МКС и спутника по сравнению с массой Земли): ~~тогда~~

$$\frac{T^2}{a^3} = \frac{4\pi^2}{G(M+m)} \approx \frac{4\pi^2}{GM_{\oplus}}$$

Период ^{обращ. $m \ll M$} спутника меньше на 3 мин = 180 сек

Тогда радиус её орбиты меньше на $180^{\frac{2}{3}} \text{ м} \approx 32400^{\frac{1}{3}} \text{ м} \approx 30 \text{ м}$

Тогда её высота над поверхностью Земли равна $430 - 30 = 400 \text{ м}$

$$v = \sqrt{\frac{GM}{R_{\oplus} + h}}$$

$$v_{\min} = \sqrt{\frac{6.67 \cdot 10^{-11} \cdot 6 \cdot 10^{24}}{6400000 + 400}}$$

$$v_{\min} \approx \sqrt{\frac{40 \cdot 10^{13}}{6400400}} = \sqrt{\frac{10^{13}}{160010}} \approx \sqrt{\frac{10^{13}}{16 \cdot 10^4}} =$$

$\begin{array}{r} 6400400 \\ \underline{4} \\ 24 \\ \underline{0} \\ 040 \end{array}$	$\begin{array}{r} 40 \\ \underline{160010} \end{array}$
---	---

$$= \sqrt{\frac{10 \cdot 10^{12}}{16 \cdot 10^4}} \approx \frac{3}{4} \cdot 10^4 = 0.75 \cdot 10^4 =$$
$$= 7500 \text{ м/с} = 7.5 \text{ км/с}$$