

~1) Невооруженным глазом видно объекты до 6^m. Рассчитаем для телескопа с диаметром объектива 6м. У глаза диаметр зрачка ~ 6мм, тогда по формуле Релея:

$$m_m - m_2 = 5 \lg \frac{d_m}{d_2}$$

$$m_m = 5 \lg \frac{d_m}{d_2} + m_2 = 11^m$$

1) 15.05.1987 - max

2) 4.02.1988 - 6^m

3) 21.04.1989 - 11^m

Между максимумами и 6^m прошло 265 дней, а между 6^m и 11^m 441 день. Общий срок - 706 дней.

Формула для зависимости светимости от яркости: $L = \frac{m}{K} \cdot K^s$, где m - яркость от 21.04.1989 макс и $K^s = L_{max}$ и $K^{706} = L_{max}$
 m - коэффициент.

$$\frac{L_3}{L_2} = \frac{K^0}{K^{441}} = 2,5^5 = 100$$

$$\frac{1}{K^{441}} = \frac{1}{100}$$

$$\frac{L_3}{L_1} = \frac{K^{706}}{K^{706}} = \frac{1}{K^{706}} \approx \left(\frac{1}{K^{441}}\right)^{\frac{5}{3}} = 100^{\frac{5}{3}} = \sqrt[3]{100^5} = \sqrt[3]{10^7 \cdot 10^3} \approx 2,2 \cdot 10^3$$

$$m_{max} = m_m + 2,5 \lg \frac{L_1}{L_3} = 11^m - 2,5 \lg(2,2 \cdot 10^3) = 11^m - 7,5^m - \lg 2,2 = 11^m - 7,5^m - 0,3^m \approx 3,2^m$$

Ответ: $m_{max} \approx 3,2^m$.

4) Определим отношение ~~светимости~~ ~~яркости~~ ~~светимости~~ ~~яркости~~ объектов. Пусть M_{51} - объект 1, а NGC 7000 - объект 2. По формуле Лорсона:

$$m_2 - m_1 = -2.5 \lg \frac{B_2}{B_1}$$

$$B_2 = 2.5^4 B_1$$

$$B_2 \approx 40 B_1$$

Определим площади обоих объектов в квадратных микроуглах:

$$S_1 = 13' \cdot 12' = 156 \text{ кв.}'$$

$$S_2 = 120' \cdot 100' = 12000 \text{ кв.}'$$

Для звезды 1 объекта нужно 20 микроуглов, а для второго - k , тогда:

$$20 \frac{B_1}{S_1} = k \frac{B_2}{S_2}$$

$$k = \frac{B_1 S_2}{B_2 S_1} \cdot 20$$

$$k = \frac{1}{40} \cdot \frac{12000}{156} \cdot 20 = 20 \cdot \frac{300}{156} = 5 \cdot \frac{300}{39} \approx 5 \cdot 7.5 \approx 38$$

Ответ: 38 микроуглов.

3) Пусть орбита МКС круговая и находится на расстоянии h от Земли
 $h = H + R_z$; (H - высота над поверхностью)

$$v_{\text{МКС}} = \sqrt{G \frac{M_z}{h}} \Rightarrow T_{\text{МКС}} = \frac{2\pi h}{v_{\text{МКС}}}$$

По III закону Кеплера:

$$\frac{T_c^2}{T_{\text{МКС}}^2} = \frac{a_c^3}{h^3}$$

$$T_c = T_{\text{МКС}} \cdot 3 \text{ мин}; \quad a_c = h \sqrt[3]{\frac{T_c^2}{T_{\text{МКС}}^2}}$$

Поскольку спутник начал лететь со скоростью чуть ~~меньше~~ ^{больше} МКС, которая летит по круговой орбите, то она начнет лететь по эллиптической орбите из ~~первоначальной~~ ^{начала своей орбиты}.

Для тела на эллиптической орбите:

$$v_c = \sqrt{GM_z \left(\frac{2}{a_c} - \frac{1}{h} \right)}$$

$$\Delta v = |v_c - v_{\text{МКС}}|$$

Она направлена против $v_{\text{МКС}}$, т.к. $v_{\text{МКС}}$ уменьшилась.

Δv - скорость, с которой сбросим спутник ~~на орбиту МКС~~ ^{на орбиту} ~~на высоте она будет равна скорости МКС~~ ^{на высоте она будет равна скорости МКС}.

Вычислим Δv :

Пусть $h \approx 8000 \text{ км}$. $G = 6,67 \cdot 10^{-11}$, $M_z = 6 \cdot 10^{24} \text{ кг}$

$$T_{\text{МКС}} = \frac{6,3 \cdot 8 \cdot 10^6 \text{ м}}{\sqrt{6,67 \cdot 10^{-11} \cdot 6 \cdot 10^{24} \cdot \frac{1}{8 \cdot 10^6 \text{ м/с}^2}}} = \frac{6,3 \cdot 8 \cdot 10^6 \text{ м}}{\sqrt{5 \cdot 10^2}} \approx \frac{6,3 \cdot 8 \cdot 10^6 \text{ м}}{2,2 \cdot 10^4 \text{ м/с}} \approx 3 \cdot 8 \cdot 100 \text{ с} = 3800 \text{ с} = 63 \text{ мин}$$

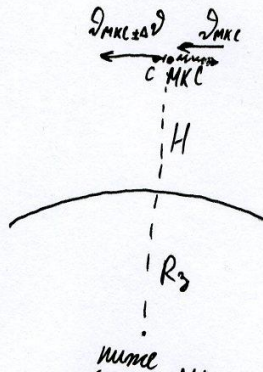
$$T_c = 60 \text{ мин}; \quad v_{\text{МКС}} = 21 \text{ км/с}$$

$$a_c = 8000 \text{ км} \cdot \sqrt[3]{\left(\frac{60}{63}\right)^2} = 8000 \text{ км} \cdot \sqrt[3]{\left(\frac{20}{21}\right)^2} \approx 8000 \text{ км} \cdot 0,95 = 7600 \text{ км}$$

$$v_c = \sqrt{GM_z \left(\frac{2}{a_c} - \frac{1}{h} \right)} = \sqrt{40 \cdot 10^{13} \left(\frac{2}{0,95h} - \frac{1}{h} \right)} \text{ м/с} = 2 \cdot 10^7 \sqrt{\frac{1,05}{0,95h}} = 2 \cdot 10^7 \sqrt{\frac{21}{19 \cdot 8000000}} = 2 \cdot 10^7 \sqrt{\frac{21}{152000000}} \approx 2 \cdot 10^7 \sqrt{1,4 \cdot 10^{-4}} = 2 \cdot 10^4 \sqrt{1,4} \approx 6,6 \text{ км/с}$$

$$\Delta v = 14,3 \text{ км/с}$$

Ответ: 14,3 км/с.



№5) Определим длину волны, которую испускает объект

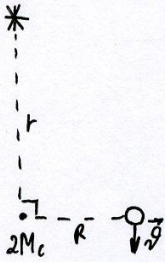
$$\lambda = cT$$

$$c = 3 \cdot 10^8 \text{ м/с}; T = 22 \text{ нм} = 22 \cdot 10^{-9} \text{ с}$$

$$\lambda \approx 4000 \cdot 10^8 \text{ м} = 4 \cdot 10^4 \text{ м}$$

По длине испускаемой волны можно определить, что данный объект - радионуклеон, так как иначе объект бы имел слишком малую температуру.

№ 2)



$$r = 2,2 \text{ ПК}$$

$$M_c = 1,989 \cdot 10^{30} \text{ кг}$$

$$c = 3 \cdot 10^8 \text{ м/с}$$

$$G = 6,67 \cdot 10^{-11} \cdot \text{кг}^{-1} \cdot \text{с}^{-2} \cdot \text{м}^3$$

Абберационное смещение обусловлено эффектом Доплера:

$$\vartheta = \frac{\Delta \lambda}{\lambda} c, \text{ где } \frac{\Delta \lambda}{\lambda} - \text{абберационное смещение.}$$

$$\frac{\Delta \lambda}{\lambda} = \frac{v}{c}$$

Параллакс звезды равен ~~параллакс~~ $\alpha = \frac{R(\text{а.е.})}{r(\text{ПК})}$

$$\alpha = 5 \frac{\Delta \lambda}{\lambda}$$

$$\frac{R}{r} = 5 \frac{v}{c}; R(\text{а.е.}), r(\text{ПК}), v, c(\text{м/с})$$

$$1 \text{ а.е.} = 1,5 \cdot 10^8 \text{ м} = 1,5 \cdot 10'' \text{ м}$$

$$1 \text{ ПК} = 206265 \text{ а.е.}$$

$$\frac{R \cdot 206265}{206265 r} = 5 \frac{v}{c}; (R, r(\text{м})), (v, c(\text{м/с})) - \text{необходимо в системе } c$$

$$\alpha = 206265$$

$$\frac{R \alpha}{r} = 5 \frac{v}{c}$$

$$R \alpha c = 5 v r$$

Для круговой орбиты $v = \sqrt{\frac{GM}{R}}$

$$R^2 \alpha^2 c^2 = 25 r^2 G M_c \cdot \frac{1}{R}$$

$$R = \sqrt[3]{\frac{50 r^2 G M_c}{\alpha^2 c^2}}$$

Вычисляем R:

$$R = \sqrt[3]{\frac{50 \cdot (2,2 \cdot 206265 \cdot 10^8 \cdot 1,5 \cdot 10^8)^2 \cdot 6,67 \cdot 10^{-11} \cdot 2 \cdot 10^{30}}{206265^2 \cdot 9 \cdot 10^{16}}} \text{ м} = \sqrt[3]{\frac{50 \cdot 10,9 \cdot 10^{22} \cdot 6,67 \cdot 2 \cdot 10^{19}}{9 \cdot 10^{16}}} \text{ м} = \sqrt[3]{\frac{10,9 \cdot 6,67 \cdot 10^{43}}{9 \cdot 10^{16}}} \text{ м} = \sqrt[3]{1,2 \cdot 6,67 \cdot 10^{27}} \text{ м} =$$

$$= \sqrt[3]{8 \cdot 10^{27}} \text{ м} = 2 \cdot 10^9 \text{ м} = 2 \cdot 10^6 \text{ км}$$

Ответ: $R = 2 \cdot 10^6 \text{ км}$.