

- ③ $M = 2M_{\odot}$
 $T = 4 \text{ года}$
 $t = 20 \text{ часов}$
 $S_0 = 100 \text{ м}^2$
 $\eta = 10\%$
 $Q = ?$

Решение:

1) Найдем отношение светимостей звезды и Солнца:
 Для звезд главной последовательности справедливо:

$$\frac{L}{L_{\odot}} = \left(\frac{M}{M_{\odot}}\right)^4, \text{ тогда } \frac{L}{L_{\odot}} = (2)^4 \Rightarrow L = 16L_{\odot}$$

2) Найдем отношение расстояний орбит Земли и планеты:

По 3-ему закону Кеплера:

$$\frac{T^2(M_1 + m)}{a^3} = \frac{4\pi^2}{G}, \text{ приравняем соотношению Солнце-Земля}$$

и получим: $\frac{T_{\oplus}^2(M_{\oplus} + m_{\oplus})}{a_{\oplus}^3} = \frac{T_{\text{пл}}^2(M_{\text{зв}} + m_{\text{пл}})}{a_{\text{пл}}^3}$ $M_{\oplus} \gg m_{\oplus}$
 $M_{\text{зв}} \gg m_{\text{пл}}$, тогда.

$$\frac{T_{\oplus}^2 M_{\oplus}}{a_{\oplus}^3} = \frac{T_{\text{пл}}^2 \cdot M_{\text{зв}}}{a_{\text{пл}}^3} \Leftrightarrow \frac{1 \text{ год}^2 \cdot M_{\oplus}}{1 \text{ а.е.}^3} = \frac{4 \text{ года}^2 \cdot 2M_{\oplus}}{a_{\text{пл}}^3} \Leftrightarrow a_{\text{пл}}^3 = 16 \cdot 2 = 32$$

$$a = \sqrt[3]{32} \approx 3,17 \text{ а.е.}$$

3) Найдем кол-во энергии, поступающей на планету, в сравнении с Землей: $\frac{E}{E_{\oplus}} = \frac{L}{4\pi R^2} \cdot \frac{4\pi R_{\oplus}^2}{L_{\odot}} = \frac{L}{L_{\odot}} \cdot \left(\frac{R_{\oplus}}{R}\right)^2 = 16 \cdot \left(\frac{1}{3,17}\right)^2 \approx 16 \cdot \left(\frac{1}{10}\right) = 1,6$

Т.к. $E_{\oplus} = 1360 \text{ Вт/м}^2$, то $E = 1,6 E_{\oplus} = 1,6 \cdot 1360 = 2176 \text{ Вт/м}^2$

4) Т.к. батарея может собирать энергию только в светлое время суток ~ 10 часов. Для упрощения возьмем, что звезда светит под углом 45° , т.к. батарея не всегда направлена перпендикулярно звезде.

Тогда количество произведенной энергии запишем как:

$$Q = \frac{E \cdot S \cdot \cos 45^\circ \cdot \eta}{\varphi} = 2176 \cdot 100 \cdot \frac{\sqrt{2}}{2} \cdot 0,1 = \frac{2176 \cdot 10 \cdot \sqrt{2}}{2} = 2176 \cdot 5 \cdot \sqrt{2} = 13056 \text{ Дж/с.}$$

$$E_{\text{суммарн}} = Q \cdot t = \frac{36000 \cdot 13056}{10 \text{ часов}} \approx \frac{4,7 \cdot 10^8 \text{ Дж}}{\text{ответ}}$$

- ② $\alpha = 6^{\text{h}} 45^{\text{m}}$
 $\delta = -17^\circ$
 $l = 28^\circ$
 $v = 1 \text{ м/с.}$
 $t = 30 \text{ сек.}$

1) Рассчитаем высоту вершины пульсаризма Сириуса: $h.в.к = 90^\circ - l + \delta = 90^\circ - 28^\circ - 17^\circ = 90^\circ - (28 + 17) = 90^\circ - 45^\circ = 45^\circ$

2) Уменьшение звездной величины связано с увеличением высоты Сириуса над горизонтом, т.к. когда поднимается звезда, пульсарная величина уменьшается.

$$m(h) = m_0 + \frac{E_z}{\sinh h}, \text{ берем в помет, что } E_z = 0,2^{\text{m.}}$$

3) Выразим изменение высоты:

$$\frac{tg h_1}{tg h_2} = \frac{1}{1 + \frac{\Delta S}{d}}$$

ΔS - путь, пройденный шариком.
 d - расстояние по горизонтали.

$d = 3,6 \sqrt{h}$ км, и пусть высота
перевала 2 м, тогда $d \approx 4,32$ км

$tg h_1 = tg 45^\circ = 1$, тогда

$tg h_2 = 1 + \frac{\Delta S}{d} \approx 1 + 4 \cdot 10^{-7}$, отсюда $h_2 \approx 45,0033^\circ$

4) Запишем разность виртуальных величин:

$$m(h_1) - m(h_2) = \left(m_0 + \frac{Ez}{\sinh h_1}\right) - \left(m_0 + \frac{Ez}{\sinh h_2}\right) = Ez \left(\frac{1}{\sinh h_1} - \frac{1}{\sinh h_2}\right) =$$
$$= 0,2 \cdot \left(\frac{2}{\sqrt{2}} - \frac{1}{0,7075}\right) = 0,2 \left(\frac{2}{1,41} - \frac{1}{0,7075}\right) \approx 0,048 \text{ м.}$$

ответ

- 4) $m = 5,7 \text{ м}$
- $r = 310 \text{ нк}$
- $M_{3A} = -2,5 \text{ м}$
- $R - ?$
- что больше - ?

1) $M = m + 5 - 5 \text{ лгтк.}$

Посмотрим, какой будет виртуальный
величина при $r = 310 \text{ нк}$

$$M = 5,7 + 5 - 5 \text{ лгтк.} \quad m = M - 5 + 5 \text{ лгтк.}$$

при $r = 310 \text{ нк};$
 $m \approx 7,07 \text{ м.}$

Мы видим, что на заданном расстоянии,
виртуальная величина должна быть
меньше, чем является, что означает, что

звезда ^{находится} ближе к наблюдателю (на освещенные
звезда ^{находится} чуть в стороне и за туманностью звезды),
2) Расстояние: ^{туманность}

Туманность шарообразная, значит свет, исходящий из нее
от звезды рассеивается равномерно во все стороны.

Силу излученности тогда возьмем как самостоятельный
объект. $L_{туманности} = 4\pi R^2 \sigma T^4$

Пусть туманность ^{оказывает} ~~излучает~~ весь поперек на
весь свет, тогда $T_{туманности} = ?$

$\frac{L}{L_0} = 2,512$ $M_0 - M$

$$T = \sqrt[4]{\frac{L(1-A)}{16\pi R^2 \sigma}} = \sqrt{\frac{L}{16\pi R^2 \sigma}}$$
$$\Rightarrow L = L_0 \cdot 2,512^{4 \cdot 1,7 + 2,5} = L_0 \cdot 2,512^{7,12} \approx 200 L_0$$

$$T^4 = \frac{L}{16\pi R^2 \sigma} \Rightarrow R^2 = \frac{L}{16\pi \sigma \cdot T^4} = \frac{200 L_0}{16\pi \sigma \cdot T^4}$$

но $\frac{L}{4\pi R^2 \sigma} = \frac{200 L_0}{16\pi \sigma \cdot T^4}$

① Пусть начальная скорость спутника на орбите была v_0 .
 Рассмотрим первый, затормозивший случай:

1) Спутнику в какой-то точке привалили импульс, что его скорость уменьшилась на 10%. \Rightarrow стала меньше перигелийная скорость $= v_0 \cdot 1,1 = 3,377 \text{ м/с}$.

2) В противоположной точке орбиты - апогелийной скорости, спутник будет иметь v_a .

$$\frac{v_a}{v_p} = \frac{\sqrt{\frac{GM}{a} \cdot \frac{1-e}{1+e}}}{\sqrt{\frac{GM}{a} \cdot \frac{1+e}{1-e}}} = \frac{\sqrt{1-e}}{\sqrt{1+e}} \cdot \frac{\sqrt{1+e}}{\sqrt{1-e}} = \frac{1-e}{1+e} \Rightarrow v_a = v_p \left(\frac{1-e}{1+e} \right)$$

v_a по уменьшил будет $= v_0 \cdot \left(\frac{1-e}{1+e} \right) \cdot 1,1$.

3) Увеличив снова скорость, получим новое значение:

$v_{a.н.} = v_a \cdot 0,9 = v_0 \cdot \left(\frac{1-e}{1+e} \right) \cdot 1,1 \cdot 0,9 = v_0 \left(\frac{1-e}{1+e} \right) \cdot 0,99$

4) Тогда обратным образом:

$$v_{p.н.} = \frac{v_{a.н.} (1+e_1)}{(1-e_1)} = \frac{v_0 \cdot (1-e) (1+e_1) \cdot 0,99}{(1-e_1) (1+e)}$$

Рассмотрим второй случай:

1) Отдали импульс $\Rightarrow v = 0,9 v_0$

2) Добавим импульс (точка, где его зададим, стала новой апогелийной орбиты): $v_p = \frac{v_a (1+e_2)}{1-e_2} = \frac{0,9 v_0 (1+e_2)}{1-e_2}$

3) +10% $= \frac{0,9 \cdot v_0 \cdot (1+e_2)}{(1-e_2)} \cdot 1,1 = 0,99 v_0 \left(\frac{1+e_2}{1-e_2} \right)$ - новый перигелий.

4) Новый апогелий в точке: $v_a = \frac{v_{p.н.} (1+e_3)}{\sqrt{1+e_3}}$

$$= \frac{0,99 v_0 (1+e_2) (1-e_3)}{(1+e_3) (1-e_2)}$$

② Первым делом воспользуемся по формуле:

$T = \frac{2\pi R_{cp}}{v_{cp}}$ R_{cp} - большая полуось.

т.к $v_a = \sqrt{\frac{GM}{a} \cdot \frac{1-e}{1+e}} \Rightarrow r_a = \frac{GM(1-e)}{v_a^2}$ $a = \frac{r_a + r_p}{2} = \frac{GM}{2} \left(\frac{1+e}{v_p^2} + \frac{1-e}{v_a^2} \right)$
 $v_{cp} = \frac{v_a + v_p}{2}$ $r_p = \frac{GM(1+e)}{v_p^2}$ R

4 ⑤ $E = 30k \Rightarrow m$
 $L = 10^{30} B \tau$
 $M = 1,4 M_{\odot}$
 $R = 10 \text{ km}$
 $R - ?$

$$p = k \cdot B^2$$