

1. בזמן  $t = 0$  לפי שעון המצוי על כדור-הארץ, משוגרת חללית A מכדור-הארץ לכיוון הירח, במהירות  $v_A = 0.96c$ . באותו זמן  $t = 0$  משוגרת מהירח לכיוון כדור-הארץ חללית B, במהירות  $v_B = 0.99c$ . המרחק בין כדור-הארץ לבין הירח הוא 385,000 ק"מ. יש להזניח את התנועה היחסית של הירח סביב כדור-הארץ.

א. היכן נפגשות שתי החלליות במערכת הייחוס של כדור הארץ (או במערכת הייחוס של הירח – זוהי אותה מערכת שכן מזניחים את תנועת הירח ביחס לכדור-הארץ)?

ב. מהי המהירות היחסית של חללית B ביחס לחללית A?

ג. מהי המהירות היחסית של חללית A ביחס לחללית B?

ד. כמה זמן יעבור לפי שעון שנמצא בחללית A מהרגע בו שוגרה מכדור-הארץ ועד שפגשה את חללית B?

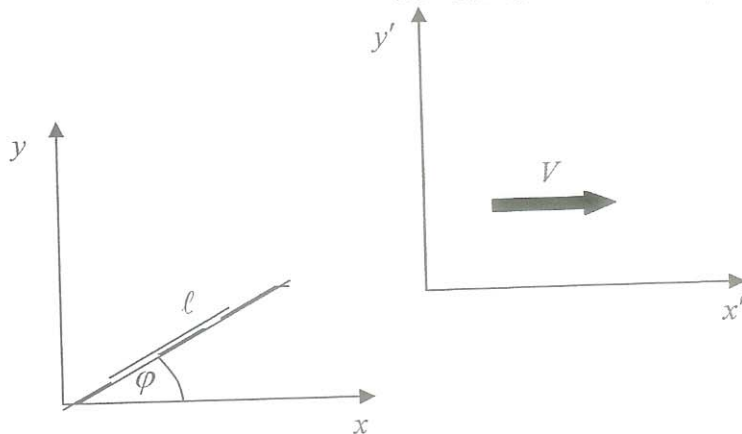
ה. כמה זמן יעבור לפי שעון שנמצא בחללית B מהרגע בו שוגרה מהירח ועד שפגשה את חללית A?

ו. מהו המרחק (עבור הטייס של חללית A) בין החללית שלו לבין כדור-הארץ כאשר שתי החלליות נפגשות?

ז. מהו המרחק (עבור הטייס של חללית B) בין החללית שלו לבין כדור-הארץ כאשר שתי החלליות נפגשות?

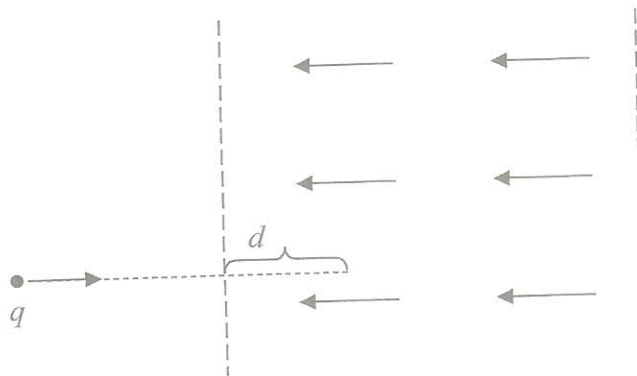


2. מוט באורך  $\ell$  מצוי במנוחה במערכת  $S$  בזווית  $\varphi$  לציר  $x$ . מערכת  $S'$  נעה ביחס למערכת  $S$  במהירות  $V$  בכיוון ציר  $x$ .
- א. מהו אורך המוט  $\ell'$  במערכת  $S'$ ?
- ב. מהי הזווית  $\varphi'$  בין המוט לבין ציר  $x'$  במערכת  $S'$ ?



3. חלקיק יחסותי בעל מטען חיובי  $q$ , מסה  $m$  ומהירות  $v$  נכנס לשדה חשמלי  $E$  שכיוונו מנוגד לכיוון התנועה של החלקיק.
- א. מהו המרחק  $d$  שהחלקיק יעבור בתוך השדה עד שיעצר?
- ב. הראה/י שבגבול  $v \ll c$  התשובה המתקבלת בסעיף הקודם מתאימה

$$. Eqd = \frac{mv^2}{2}$$



4. פוטון בעל אורך גל  $\lambda$  פוגע באטום מימן הנמצא במנוחה ( $v = 0$ ) במצב היסוד ( $n=1$ ). כתוצאה מהפגיעה הפוטון נעלם, והאטום עובר למצב המעורר  $n=3$ .
- א. הזניחו את התנועה של האטום אחרי ההתנגשות עם הפוטון ומצאו את האנרגיה ואת אורך הגל של הפוטון.
- ב. ענו על אותה שאלה אבל ללא הזנחת התנועה של האטום אחרי ההתנגשות. הוכיחו שההזנחה בסעיף הקודם הייתה מוצדקת.

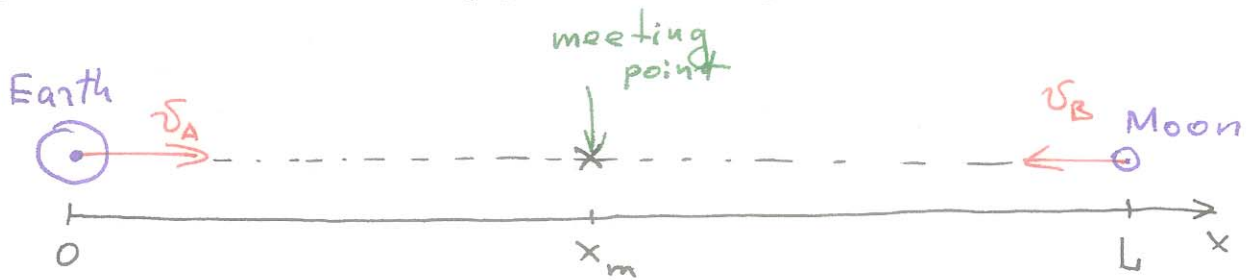
## בהצלחה!

# "Introduction to modern physics"

Exam ~~21/7/2005~~  
13/8/2008

## SOLUTIONS

1



$$L = 385,000 \text{ km}$$

$$(a) \quad v_A t + v_B t = L \quad t = \frac{L}{v_A + v_B} = \frac{0.658}{1.97} \text{ sec}$$

$$x_m = v_A t = \frac{v_A L}{v_A + v_B} \approx \cancel{188,000 \text{ km}} 189,500 \text{ km}$$

The meeting point is almost in the middle between the Earth and the Moon since the velocities of the spacecrafts do not differ much ( $0.96c$  and  $0.99c$ ) from the classical point of view

$$(b) \quad v_{rel} = \frac{v_A + v_B}{1 + \frac{v_A v_B}{c^2}} = \frac{0.96 + 0.99}{1 + 0.96 \cdot 0.99} \cdot c = 0.9998c$$

(c) The same answer  $v_{rel} = 0.9998c$

(d) When the spacecraft launched from

the Earth meets that launched from the Moon, the coordinates of the former are  $(x_m, t)$  (where  $x_m$  ~~and~~ and  $t$  were found in (a)) in the system of reference related to the Earth. In the frame of reference related to spacecraft A its coordinates are:

$$x' = \frac{x_m - v_A t}{\sqrt{1 - v_A^2/c^2}} = 0$$

since  $x_m = v_A t$  (of course it is obvious that the coordinate system related to the spacecraft its  $x$ -coordinate is zero by definition).

$$t'_A = \frac{t - v_A x_m / c^2}{\sqrt{1 - v_A^2/c^2}} = \frac{t - v_A^2 t / c^2}{\sqrt{1 - \frac{v_A^2}{c^2}}} =$$

$$= t \cdot \sqrt{1 - \frac{v_A^2}{c^2}} = t \cdot \sqrt{1 - 0.96^2} = 0.28 \cdot t = 0.184 \text{ sec}$$

$$\textcircled{e} \quad t'_B = \frac{t - v_B(L - x_m)/c^2}{\sqrt{1 - v_B^2/c^2}} = \frac{t - v_B^2 t / c^2}{\sqrt{1 - v_B^2/c^2}} =$$

$$= t \sqrt{1 - v_B^2/c^2} = 0.141 \cdot t = 0.0928 \text{ sec}$$

$\textcircled{f}$  Coordinates of the Earth in the frame of reference related to the Earth

$$v_A \cdot t'_A = 0.96 \cdot 3 \cdot 10^8 \cdot 0.184 =$$



f) In the frame of reference related to the first spacecraft the velocity of the Earth is  $v = -v_A = -0.96c$

The time that lasted since from the launch till two spacecrafts meet is (according to the watch of the spacecraft A)  $t'_A$ .

Then the distance is

$$v_A \cdot t'_A = 0.96 \cdot 3 \cdot 10^8 \cdot 0.184 \approx 53,000 \text{ km}$$

Another solution: the distance between the Earth and the Moon becomes shorter in the frame of reference related to spacecraft A by factor of  $\sqrt{1 - v_A^2/c^2}$ . ~~the distance~~

Thus the distance from spacecraft A to the Earth is shorter by the same factor if compared to  $x_m$ . Therefore we get:

$$x_m \cdot \sqrt{1 - v_A^2/c^2} = 189,500 \cdot \sqrt{1 - 0.96^2} \approx 53,000 \text{ km}$$

g) Analogously,  $x_m \cdot \sqrt{1 - v_B^2/c^2} =$   
 $= 189,500 \cdot \sqrt{1 - 0.99^2} \approx 26,700 \text{ km}$

2] The x-projection of the rod becomes shorter by factor of  $\sqrt{1 - \frac{v^2}{c^2}}$  :

$$l'_x = l_x \cdot \sqrt{1 - \frac{v^2}{c^2}}$$

The y-projection is the same:

$$l'_y = l_y$$

The length in the moving frame of reference

$$\text{is } l' = \sqrt{l_x'^2 + l_y'^2} = \sqrt{l_x^2 \cdot \left(1 - \frac{v^2}{c^2}\right) + l_y^2} =$$

$$= l^2 \sqrt{\cos^2 \varphi \cdot \left(1 - \frac{v^2}{c^2}\right) + \sin^2 \varphi}$$

$$\text{Obviously, } \operatorname{tg} \varphi' = \frac{l'_y}{l'_x} = \frac{l_y}{l_x \sqrt{1 - \frac{v^2}{c^2}}} = \frac{\operatorname{tg} \varphi}{\sqrt{1 - \frac{v^2}{c^2}}}$$

3

$$E_0^2 = m^2 c^4 + p_0^2 c^2$$

$$E_0 = \sqrt{m^2 c^4 + p_0^2 c^2}$$

$$E(x) = E_0 - Fx = E_0 - qEx$$

остановка:  $E(x) = mc^2$

$$E(d) = \sqrt{m^2 c^4 + p_0^2 c^2} - qEd = mc^2$$

$$p_0 = \frac{m v_0}{\sqrt{1 - v_0^2/c^2}} \quad p_0^2 = \frac{m^2 v_0^2}{1 - \frac{v_0^2}{c^2}}$$

$$\sqrt{m^2 c^4 + \frac{m^2 v_0^2 c^2}{1 - \frac{v_0^2}{c^2}}} - qEd = mc^2$$

$$\sqrt{m^2 c^4 + \gamma_0^2 \beta_0^2 m^2 c^4} - qEd = mc^2$$

$$mc^2 \sqrt{1 + \gamma_0^2 \beta_0^2} - mc^2 \frac{qEd}{mc^2} = mc^2$$

$$\sqrt{1 + \gamma_0^2 \beta_0^2} - \frac{qEd}{mc^2} = 1$$

$$d = \frac{mc^2 (\sqrt{1 + \gamma_0^2 \beta_0^2} - 1)}{Eq}$$

$$\sqrt{1 + \gamma_0^2 \beta_0^2} = \sqrt{1 + \frac{\beta_0^2}{1 - \beta_0^2}} \approx 1 + \frac{1}{2} \frac{\beta_0^2}{1 - \beta_0^2}$$

$$d \approx \frac{mc^2 \beta_0^2}{2Eq(1 - \beta_0^2)} = \frac{m v_0^2}{2Eq}$$