# МОСКОВСКИЙ ФИЗИКО-ТЕХНИЧЕСКИЙ ИНСТИТУТ (НАЦИОНАЛЬНЫЙ ИССЛЕДОВАТЕЛЬСКИЙ УНИВЕРСИТЕТ)

Физтех-школа фотоники, электроники и молекулярной физики

# Отчёт о выполнении лабораторной работы 1.4.1

Изучение экспериментальных погрешностей на примере физического маятника

Автор: Макаров Лев Евгеньевич Б04-306

## 1 Введение

#### Цель работы:

- 1. на примере измерения периода свободных колебаний физического маятника познакомиться с систематическими и случайными погрешностями, прямыми и косвенными измерениями
- 2. проверить справедливость формулы для периода колебаний физического маятника и определить значение ускорения свободного падения
- 3. убедиться в справедливости теоремы Гюйгенса об обратимости точек опоры и центра качания маятника
- 4. оценить погрешность прямых и косвенных измерений и конечного результата

#### В работе используются:

- металлический стержень с опорной призмой
- дополнительный груз
- закреплённая на стене консоль
- подставка с острой гранью для определения цента масс маятника
- секундомер
- счётчик колебаний электронный
- линейки металлические различной длины
- штангенциркуль
- электронные весы ВЛТЭ-5100

# 2 Теоретические сведения

Пусть однородный стержень длины l подвешен на оси O на расстоянии a от центра масс C. При отклонении стержня от вертикали на малый угол  $\varphi$  начинаются колебания стержня, которые можно описать уравнением моментов относительно оси O:

$$I\ddot{\varphi} + mga\varphi = 0, (1)$$

где  $\varphi$  - угол отклонения маятника от вертикали, m - его масса, I - момент инерции относительно оси подвеса.

Получаес уравнение гармонических колебаний, где период равен:

$$T = 2\pi \sqrt{\frac{I}{mga}} \tag{2}$$

Используя теорему Гюйгенса-Штейнера получаем:

$$I = \frac{ml^2}{12} + ma^2 \tag{3}$$

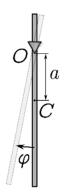
Подставив это выражение в формулу (2), получим:

$$T = 2\pi \sqrt{\frac{\frac{l^2}{12} + a^2}{ga}} \tag{4}$$

Определим так называемую приведённую длину физического маятника:

$$l_{\rm np} = a + \frac{l^2}{12a},\tag{5}$$

получим, что период равен периоду колебаний математического маятника с длиной  $l_{\rm np}$ .



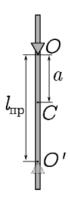


Рис. 1: Стержень как физический маятник

Рис. 2: К теореме Гюйгенса

В работе также будет изучаться затухание колебаний. Предполагая, что диссипация обусловлена вязким трением, пропорциональным угловой скорости маятника, получим зависимость амплитуды от времени:

$$A(t) = A_0 e^{-\gamma t} \tag{6}$$

За время  $\tau_{\text{зат}} = 1/\gamma$  амплитуда A колебаний падает в e раз. Отношение времени жизни колебаний к периоду определяет добротность системы:

$$Q = \pi \frac{\tau_{\text{3aT}}}{T} \tag{7}$$

Наконец, добавим поправки к формуле (4), учитывающие, конечные массу и размер призмы. Точная формула имеет вид:

$$T = 2\pi \sqrt{\frac{I_{\rm cr} + I_{\rm np}}{m_{\rm cr}ga - m_{\rm np}ga_{\rm np}}} \tag{8}$$

Здесь  $I_{\rm np}, m_{\rm np}, a_{\rm np}$  - соответственно момент инерции призмы относительно оси подвеса, её масса и расстояние от оси подвеса до центра масс призмы (знак "минус"в знаменателе означает, что призма находится над осью).

Заметим, что  $m_{\rm np}\sim 10^{-1}$  кг,  $a_{\rm np}\sim 1$  см,  $m_{\rm cr}\sim 1$  кг,  $a\geq 10$  см, поэтому  $I_{\rm np}/I$ ст  $\sim 10^{-3}$ . Это означает, что можно не учитывать  $I_{\rm np}$ . Однако для моментов, создаваемых силами тяжести призмы и стержня, имеем:

$$\frac{M_{\rm np}}{M_{\rm cr}} = \frac{m_{\rm np} g a_{\rm np}}{m_{\rm cr} g a} \sim 10^{-2},$$

то есть имеем ошибку до 1%. Будем учитывать эту поправку.

Чтобы измерить  $a_{\rm np}$ , будем находить расстояние  $x_{\rm q}$  от центра масс стержня с призмой до точки подвеса и вычислять  $a_{\rm np}$  по очевидной формуле:

$$a_{\rm np} = \frac{m_{\rm cr} a - (m_{\rm cr} + m_{\rm np}) x_{\rm n}}{m_{\rm np}} \tag{9}$$

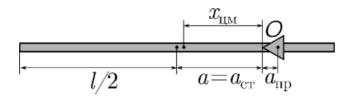


Рис. 3: . Смещение центра масс из-за подвесной призмы

В итоге формула для периода примет вид:

$$T = 2\pi \sqrt{\frac{\frac{l^2}{12} + a^2}{g(1 + \frac{m_{\text{np}}}{m_{\text{cr}}})x_{\text{II}}}}$$
 (10)

# 3 Оборудование и экспериментальные погрешности

Секундомер:  $\sigma_s = \pm 0.03$ 

**Линейка металлическая:**  $\sigma_{\text{лин}} = \pm 0.05 \text{ см}$ 

**Штангенциркуль:**  $\sigma_{\text{mr}} = \pm 0.005 \text{ см}$ 

Электронные весы ВЛТЭ-5100:  $\sigma_m = \pm 0.1 \; \Gamma$ 

## 4 Результаты измерений и обработка данных

#### 4.1 Оценка максимальной погрешности

Оценим, с какой относительной погрешностью  $\varepsilon_{\rm max}$  имеет смысл измерять период колебаний маятника. Для этого рассчитаем сумарную относительную погрешность измерения приборов (линейки, штангенциркуля и секундомера).

Наибольшее расстояние, измеренное штангенциркулем  $L_{max}^{\text{шт}}=100$  см, а наибольшее измеренное линейкой  $L_{max}^{\text{лин}}=50$  см. Наибольшие измерения секундомером будут порядка T=30 с. Поэтому относительные погрешности вычисляются так:

$$\varepsilon_s = 0.10\%, \ \varepsilon_{\text{int}} = 0.01\%, \ \varepsilon_{\text{juh}} = 0.05\%$$
 (11)

Максимальную относительную погрешность измерения периода колебаний вычислим по формуле:

$$\varepsilon_{\text{max}} = \sqrt{(\varepsilon^s)^2 + (\varepsilon^{\text{mt}})^2 + (\varepsilon^{\text{лин}})^2} \approx 0.11\%$$
 (12)

### 4.2 Измерение значений параметров установки

С помощью штангенциркуля измерим длину стердня  $l = (98,410 \pm 0,005)$  см ( $\varepsilon = 0,01\%$ ).

С помощью электронных весов измерим массы стержня  $m_0=(868,3\pm0,1~{\rm r}),$  призмы  $m_{\rm np}=(79,6\pm0,1)~{\rm r}$  и дополнительного груза  $m_{\rm r}=(291,0\pm0,1)~{\rm r}.$  Для них соответственно вычислим относительные погрешности:

$$\varepsilon_0 = 0.01\%, \ \varepsilon_{\rm np} = 0.13\%, \ \varepsilon_{\rm r} = 0.03\%$$
 (13)

#### 4.3 Определение центра масс стержня

Снимем со стержня призму и дополнительный груз, после чего с балансируя стержень на подставке с острой гранью определим точку центра масс и определим координату центра масс  $x_{\scriptscriptstyle \rm II}^{\scriptscriptstyle \rm cr}=(49.90\pm0.13)$  см. В данном случае погрешность измерения  $x_{\scriptscriptstyle \rm II}^{\rm cr}$  равна ширине подставки.

#### 4.4 Определение центра масс системы с призмой

Закрепим призму на стержне, так чтобы нижний конец стержня находился в зоне срабатывания датчика, но не задевал его. Измерим с помощью линейки положение острия призмы на стержне  $x_{\rm np}=(20,00\pm0,05)$  см. Вычислим расстояние от острия призмы до центра масс стержня  $a=x_{\rm ц}^{\rm cr}-x_{\rm np}=(29,9\pm0,1)$  см ( $\varepsilon_a=0,33\%$ ). Погрешность a равна удвоенной погрешности измерений линейки, потому что вычисляется как разность двух величин.

Рассчитаем положение центра масс системы стержня с призмой  $x_{\rm n}$  по формуле:

$$x_{\text{II}} = \frac{m_0 x_{\text{II}}^{\text{CT}} + m_{\text{IIP}} x_{\text{IIP}}}{m_0 + m_{\text{IIP}}} \approx 47,39 \text{ cm}$$
 (14)

Систематическую погрешность измерения  $\sigma_{x_{\mathfrak{q}}}$  можно вычислить по формуле:

$$\sigma_{x_{\text{II}}} = \sqrt{\left(\frac{dx_{\text{II}}}{dm_0}\right)^2 \sigma_{m_0}^2 + \left(\frac{dx_{\text{II}}}{dx_{\text{II}}^{\text{CT}}}\right)^2 \sigma_{x_{\text{II}}^{\text{CT}}}^2 + \left(\frac{dx_{\text{II}}}{dm_{\text{IIp}}}\right)^2 \sigma_{m_{\text{IIp}}}^2 + \left(\frac{dx_{\text{II}}}{dx_{\text{IIp}}}\right)^2 \sigma_{x_{\text{IIp}}}^2} \approx 0.05 \text{ cm}$$
 (15)

Таким образом:  $x_{\rm H}=(47.39\pm0.05)~{\rm cm}~(\varepsilon_{x_{\rm H}}=0.10\%)$ . Так как относительная погрешность измерения a больше  $\varepsilon_{\rm max}$ , то скорректируем  $\varepsilon_{\rm max}$ :

$$\varepsilon_{\text{max}} = 0.33\%$$
 (16)

#### 4.5 Предварительный опыт по измерению периода колебаний

Установим маятник на консоли, после чего отклоним его на угол 5°. Убедившись, что маятник качается без помех, змерим время n=20 колебаний  $t=30{,}55$  с. Вычисли значение  $T=\frac{t}{n}=1{,}528$  с. Теперь по формуле полученной из (4) посчитаем предварительное значение g:

$$g = 4\pi^2 \frac{\frac{l^2}{12} + a^2}{aT^2} \approx 9.6 \frac{M}{c^2}$$
 (17)

Полученное значение отличается от табличного  $(9.81 \frac{M}{c^2})$  на 1.9%.

# 4.6 Определение случайной погрешности измерения с помощью секундомера

Повторим измерения t из предыдущего пункта ещё пять раз, результаты занесём в таблицу:

N (номер измерения)	1	2	3	4	5
t, c	30,54	30,55	30,56	30,56	30,56

Так как результаты измерений отличаются не более чем на приборную погрешность секундомера, то случайная погрешность измерений мала, в сравнении с приборной, и ей иожно пренебречь.

$$\sigma_t^{\text{полн}} = \sigma_s = 0.03 \text{ c}$$
 (18)

#### 4.7 Определение оптимального значения n

погрешность T вычисляется по формуле:

$$\sigma_T^{\text{полн}} = \frac{\sigma_t^{\text{полн}}}{n} = 0,0015 \text{ c}$$
 (19)

Тогда относительная погрешность  $\varepsilon_T = 0.10\% < \varepsilon_{\rm max} = 0.11\%$ . Таким образом n=20 является оптимальным значение для проведения измерений.

#### 4.8 Определение центра масс дополнительного груза

Для измерения центра масс системы с дополнительным грузом, нужно измерить  $x_{\rm u0}$  – расстояние от центра масс стержня без груза до острия призмы, причем погрешность  $\sigma_{x_{\rm u0}}$  равна удвоенной приборной погрешности линейки.

$$x_{\text{II}0} = x_{\text{II}} - x_{\text{IIP}} = (27.39 \pm 0.1) \text{ cm}$$
 (20)

Закрепим груз в произвольном месте и измерим положение центра масс  $x_{\rm q}=(21{,}50\pm0{,}13)~{\rm cm}.$ 

#### 4.9 Рассчёт положения центра масс груза

Рассчитаем положение центра масс гуза по формуле:

$$y = \frac{Mx_{\rm u} - m_0 x_{\rm u}}{m_{\rm r}} = 2{,}32 \text{ cm}$$
 (21)

M в данном случае — полная масса маятника.  $M=(1238,9\pm0,3)$  г, погрешность равна утроенной приборной погрешности линейки, так как величина получена как сумма трёх величин с погрешностью равной приборной.

# 4.10 Измерение периода колебаний маятника по n полным колебаниям

Проведём измерение периода колебаний по n полным колебаниям для десяти положений груза y. Для каждого измерения рассчитаем значение g по формуле (17). Результаты запишем в таблицу:

N оп.	y, cm	$x_{\rm ц}$ , см	t, c	T, c	$g$ , $M/c^2$
1	2	21,43	29,97	1,499	10,0
2	9	23,07	29,19	1,460	10,5
3	16	24,71	28,72	1,436	10,9
4	23	26,36	28,58	1,429	11,0
5	30	28,00	28,67	1,434	10,9
6	37	29,65	28,98	1,449	10,7
7	44	31,29	29,44	1,472	10,4
8	51	32,93	30,03	1,502	10,0
9	58	34,58	30,75	1,538	9,5
10	65	36,22	31,54	1,577	9,0

#### 4.11 Определение приведённой длины маятника

Данный пункт задания не выполнялся во время лабораторной работы.

#### 4.12 Оценка затухания колебаний маятника

Для оценки затухания измерим число колебаний  $n_{\text{зат}}$ , за которое их амплитуда уменьшилась вдвое:  $n_{\text{зат}} = 267$ .  $\tau_{\text{зат}} = 107$ , за которое амплитуда падает в 2 раза,  $\tau_{\text{зат}} = 407$ , 59 с. Добротность Q вычислим по формуле (7):

$$Q = \pi \frac{\tau_{\text{3aT}}}{T} = 838 \tag{22}$$

Декремент затухания  $\gamma$  вычислим по формуле:

$$\gamma = -\frac{\ln 0.5}{\tau_{\text{BAT}}} = 0.0017 \text{ c}^{-1} \tag{23}$$

#### 4.13 Оценка погрешности результата вычисления д

Для оценки погрешности измерения g найдём среднее значение  $\overline{g}=\frac{\sum g_i}{N}=10{,}3$   $\frac{\text{м}}{\text{c}^2}$ 

Случайная погрешность измерения 
$$\sigma_g^{\text{случ}} = \sqrt{\frac{1}{N(N-1)}\sum (g_i - \overline{g})^2} \approx 0.2 \frac{\text{м}}{\text{c}^2}$$

Систематическую погрешность измерения g можно вычислить по формуле:

$$\sigma_g^{\text{chct}} = \sqrt{\left(\frac{dg}{dl}\right)^2 \sigma_l^2 + \left(\frac{dg}{da}\right)^2 \sigma_a^2 + \left(\frac{dg}{dT}\right)^2 \sigma_T^2} \tag{24}$$

Для каждого из значений g посчитаем  $\sigma_a^{\text{сист}}$  и занесём результаты в таблицу:

$g, \text{ M/c}^2,$									
$\sigma_g^{\text{сист}}, \text{ M/c}^2$	0,2	0,2	0,2	0,2	0,2	0,2	0,2	0,2	0,2

Получаем, что  $\overline{\sigma_g^{\text{сист}}} = 0.2 \frac{\text{м}}{\text{c}^2}$ 

Тогда 
$$\sigma_g^{\text{полн}} = \sqrt{\left(\sigma_g^{\text{случ}}\right)^2 + \left(\overline{\sigma_g^{\text{сист}}}\right)^2} \approx 0.3 \frac{\text{м}}{\text{c}^2}$$

# 4.14 Построение и анализ графика зависимости T от y

График зависимости периода колебаний T от положения груза y представлен на puc. 4. Как видно из графика зависимость имеет минимум. Определим по графику положение минимума  $T_{min}=1,\!429$  с и сравним его с теоретическим расчетом минимального значения

$$T = 2\pi \sqrt{\frac{J_0 + m_{\rm r} y^2}{gMx_{\rm rr}}} \tag{25}$$

$$T_{min}^{\text{reop}} = min \left\{ 2\pi \sqrt{\frac{J_0 + m_{\text{r}} y^2}{gM x_{\text{II}}}} \right\} = 2\pi \sqrt{\frac{J_0}{gM x_{\text{II}}}} \approx 1,49 \text{ c},$$
 (26)

# 4.15 Построение и анализ графика зависимости $T^2x_{\mathbf{q}}$ от $y^2$

Постром график, откладывая по оси абсцисс величину  $u=T^2x_{\rm ц}$ , а по оси ординат величину  $v=y^2$ . График представлен на puc. 5. как видно из графика точки хорошо ложаться на одну прямую.

#### 4.16 Применение метода наименьших квадратов

Методом наименьших квадратов определим параметры (k, b) наилучшей прямой u = kv + b:

$$k = \frac{\langle uv\rangle - \langle u\rangle\langle v\rangle}{\langle v^2\rangle - \langle v\rangle^2} = 0.01 \frac{c^2}{\text{cm}}$$
(27)

$$b = \langle u \rangle - k \langle v \rangle = 48,48 \text{ cm} \cdot c^2 \tag{28}$$

Найдём их погрешности ( $\sigma_k$   $\sigma_b$ ):

$$\sigma_k = \frac{1}{\sqrt{10}} \sqrt{\frac{\langle u^2 \rangle - \langle u \rangle^2}{\langle v^2 \rangle - \langle v \rangle^2} - k^2} = 3.9 \cdot 10^{-5} \frac{c^2}{\text{cM}}$$
(29)

$$\sigma_b = \sigma_k \sqrt{\langle v^2 \rangle - \langle v \rangle^2} \approx 0.05 \cdot c^2.$$
 (30)

По наклону прямой рассчитаем величину ускорения свободного падения g. Формулу для рассчёта g получим из формулы (25):

$$u = T^2 x_{\text{II}} = \frac{4\pi^2}{gM} \left( m_{\text{r}} y^2 + J_0 \right) = \frac{4\pi^2 m_{\text{r}}}{gM} y^2 + \frac{4\pi^2 J_0}{gM} = kv + b$$
 (31)

Отсюда следует, что

$$k = \frac{4\pi^2 m_{\rm r}}{gM} \tag{32}$$

$$g = \frac{4\pi^2 m_{\rm r}}{kM} \approx 9.4 \, \frac{\rm M}{{\rm c}^2}$$
 (33)

#### 4.17 Оценка погрешности д

Погрешность измерения q в пункте 4.16 вычисляется по формуле:

$$\sigma_g = \sqrt{\left(\frac{dg}{dm_{\rm r}}\right)^2 \sigma_{m_{\rm r}}^2 + \left(\frac{dg}{dk}\right)^2 \sigma_k^2 + \left(\frac{dg}{dM}\right)^2 \sigma_M^2} \approx 0.04 \frac{M}{c^2}$$
 (34)

### 4.18 Сравнение результатов расчёта g

Сравним результат расчёта по пункте 4.16 с непосредственным усреднением, проведённым в пункте 4.13.

Для пункта 4.13:  $g = (10.3 \pm 0.2) \frac{\text{м}}{\text{c}^2}$ 

Для пункта 4.16:  $g = (9.4 \pm 0.04) \frac{\text{M}}{\text{c}^2}$ 

Как видно, расчёт g через МНК гораздо точнее, чем метод из пункта 4.13, а значит он предпочтительнее.

# 5 Обсуждение результатов и выводы

В ходе работы мы познакомились с систематическими и случайными погрешностями, прямыми и косвенными измерениями.

Была подтверждена справедливость формулы для периода колебаний физического маятника. Было посчитано значение ускорения свободного падения двумя различными методами. Были оценены погрешности косвенных измерений и конечного результата.

Убедились в справедливости теоремы Гюйгенса об обратимости точек опоры и центра качения маятника.

По результатам сделанных измерений можно сделать вывод, что метод наименьших квадратов наиболее подходит для измерения ускорения свободного падения при помощи физического маятника.

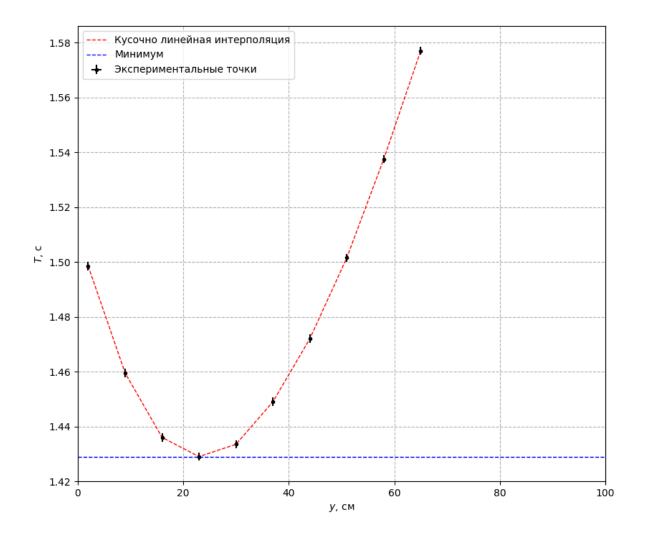


Рис. 4:  $\Gamma pa\phi u\kappa$  зависимости T от y.

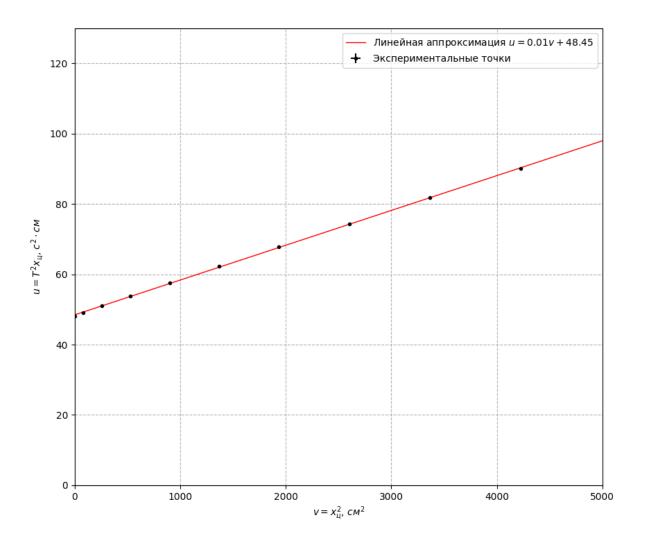


Рис. 5: График зависимости  $T^2x_u$  от  $y^2$ .