



Министерство науки и высшего образования Российской Федерации
Федеральное государственное автономное образовательное учреждение
высшего образования
«Московский государственный технический университет
имени Н.Э. Баумана
(национальный исследовательский университет)»
(МГТУ им. Н.Э. Баумана)

ФАКУЛЬТЕТ

«Информатика и системы управления»

КАФЕДРА

«Теоретическая информатика и компьютерные технологии»

Лабораторная работа № 1

«Сравнение модели Галилея и модели Ньютона»
по курсу «Моделирование»

Студент группы ИУ9-81Б: Филимонов М. Д.

Преподаватель: Домрачева А. Б.

Moskva 2026

1 Постановка задачи

Требуется сравнить две модели движения тела, брошенного под углом к горизонту из точки $(0, 0)$ при параметрах $\alpha = 57^\circ$ и $v_0 = 160 \text{ м/с}$:

- модель Галилея без сопротивления воздуха;
- модель Ньютона с квадратичным сопротивлением воздуха.

Для модели Ньютона используется система ОДУ по переменным x, y, u, w , коэффициент сопротивления

$$\beta = \frac{cS\rho}{2}, \quad c = 0.15, \quad S = 3, \quad \rho = 1.225,$$

радиус шара задан напрямую: $r = 0.25 \text{ м}$, материал шара — медь ($\rho_{copper} = 8960 \text{ кг/м}^3$).

Необходимо получить и сравнить дальность полета, время полета и максимальную высоту, сформировать таблицу сравнения и график траекторий.

2 Исследовательский этап

В модели Галилея сопротивление воздуха отсутствует, поэтому движение описывается аналитически:

$$x(t) = x_0 + v_0 \cos \alpha t, \quad y(t) = y_0 + v_0 \sin \alpha t - \frac{gt^2}{2}.$$

Точка приземления находится из условия $y(t) = 0$.

В модели Ньютона учитывается сопротивление воздуха, пропорциональное квадрату скорости, поэтому используется численное решение системы ОДУ методом Рунге–Кутты 4-го порядка. Момент приземления уточняется линейной интерполяцией между шагами, когда координата y меняет знак.

Итоговые значения:

- Галилей: $x_{land} = 2383.971836 \text{ м}$, $t_{land} = 27.357246 \text{ с}$, $y_{max} = 917.747757 \text{ м}$;
- Ньютон: $x_{land} = 1253.623389 \text{ м}$, $t_{land} = 22.331246 \text{ с}$, $y_{max} = 614.885546 \text{ м}$;

- разница дальности: $\Delta x = -1130.348448$ м.

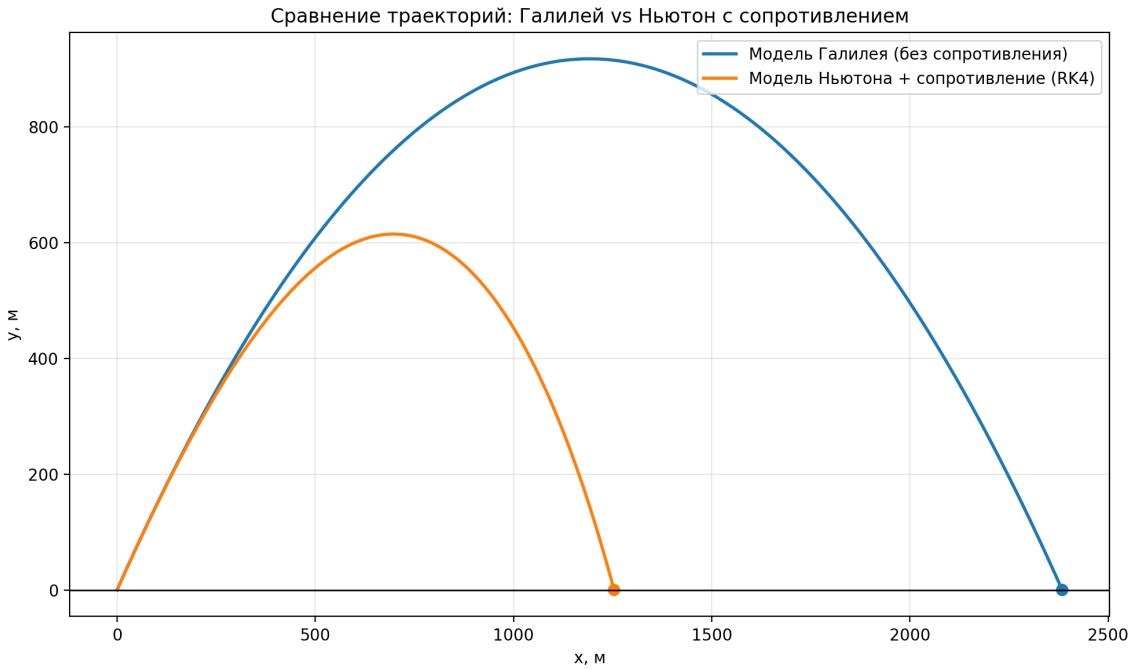


Рис. 1 — Сравнение траекторий в моделях Галилея и Ньютона

3 Конструкторский этап

Реализация в `solution.ru` декомпозирована на блоки:

- структура параметров модели;
- аналитический расчет траектории Галилея;
- правая часть системы Ньютона и шаг RK4;
- численное моделирование до события приземления с интерполяцией;
- формирование таблицы сравнения и сохранение CSV;
- построение и сохранение графика;
- вывод итоговых метрик в консоль.

Для воспроизводимости используются фиксированные параметры и явное сохранение артефактов в файлы `comparison.csv` и `trajectory_comparison.png`.

4 Технологический этап

Проектные артефакты лабораторной lab1:

- исполняемый скрипт: solution.py;
- эквивалентный ноутбук: solution.ipynb;
- результаты выполнения: comparison.csv, trajectory_comparison.png.

Запуск в uv-окружении:

```
uv venv  
uv pip install numpy matplotlib jupyter  
uv run python solution.py  
uv run jupyter nbconvert --to notebook --execute solution.ipynb
```

Полный исходный код проекта приведен ниже:

```

1 import csv
2 import math
3 from dataclasses import dataclass
4 from pathlib import Path
5
6 import matplotlib.pyplot as plt
7 import numpy as np
8
9
10 def configure_matplotlib_for_cyrillic() -> None:
11     plt.rcParams["font.family"] = "sans-serif"
12     plt.rcParams["font.sans-serif"] = [
13         "DejaVu Sans",
14         "Arial",
15         "Liberation Sans",
16         "Noto Sans",
17     ]
18     plt.rcParams["axes.unicode_minus"] = False
19
20
21 @dataclass
22 class ModelParams:
23     g: float = 9.81
24     alpha_deg: float = 57.0
25     v0: float = 160.0
26     x0: float = 0.0
27     y0: float = 0.0
28     c: float = 0.15
29     s: float = 3.0
30     rho_air: float = 1.225
31     rho_copper: float = 8960.0
32     r_ball: float = 0.25
33     material_name: str = "меди"
34
35     @property
36     def alpha_rad(self) -> float:
37         return math.radians(self.alpha_deg)
38
39     @property
40     def beta(self) -> float:
41         return self.c * self.s * self.rho_air / 2.0
42
43     @property
44     def mass(self) -> float:
45         volume = 4.0 / 3.0 * math.pi * self.r_ball ** 3
46         return self.rho_copper * volume
47
48
49 def galileo_landing(alpha_rad: float, v0: float, g: float, x0: float, y0: float, n_points:
50     int = 1000) -> dict:
51     cos_a = math.cos(alpha_rad)
52     sin_a = math.sin(alpha_rad)
53     if abs(cos_a) < 1e-12:
54         raise ValueError("cos(alpha) слишком близок к нулю, формула y(x) неустойчива.")
55
56     #  $y(t) = y_0 + v_0 \sin(a)t - g*t^2/2 = 0$ 
57     a_q = -0.5 * g
58     b_q = v0 * sin_a
59     c_q = y0
60     disc = b_q * b_q - 4.0 * a_q * c_q
61     if disc < 0:
62         raise ValueError("Для заданных параметров нет реального времени падения.")
63     sqrt_disc = math.sqrt(disc)
64     t_candidates = [(-b_q + sqrt_disc) / (2.0 * a_q), (-b_q - sqrt_disc) / (2.0 * a_q)]
65     t_land = max(t for t in t_candidates if t >= 0.0)

```

5 Тестирование, измерения и выводы

5.1 Проверка соответствия требованиям

По данным validation_report.md все обязательные пункты закрыты (PASS):

- реализованы обе физические модели (Галилей и Ньютон);
- метод RK4 применен для модели Ньютона;
- коэффициент β вычисляется по требуемой формуле;
- учтена масса медного шарика;
- точка приземления уточняется интерполяцией;
- сформированы comparison.csv и trajectory_comparison.png;
- подготовлены solution.py, solution.ipynb, explanation.md, simple.md.

5.2 Результаты тестирования

Валидация включает базовый запуск и 3 тест-кейса:

- базовый запуск python solution.py — PASS;
- тест-кейс 1 (новое условие, $\alpha = 57^\circ$) — PASS;
- тест-кейс 2 ($\beta = 0$, совпадение с Галилеем в пределах численной ошибки) — PASS;
- тест-кейс 3 ($\alpha = 30^\circ$, устойчивость результата) — PASS.

Проверка выполнения в uv-среде также прошла успешно: uv run python solution.py, uv run jupyter nbconvert -to notebook -execute solution.ipynb.

5.3 Обнаруженные проблемы

Критические проблемы не обнаружены.

5.4 Рекомендации

- при необходимости повысить точность контроля $\beta = 0$ можно уменьшить шаг интегрирования;
- расширить анализ графиками компонент скорости $u(t)$ и $w(t)$.

5.5 Итоговые выводы

Реализация лабораторной lab1 соответствует обновленным coding-only требованиям: программа запускается без ошибок, результаты воспроизводимы, а сравнение моделей выполнено в табличной и графической форме.