

Міністерство освіти та науки України  
Криворізький державний педагогічний університет

Теорія та методика  
навчання математики,  
фізики, інформатики

*Збірник наукових праць*

Том 3

Кривий Ріг  
Видавничий відділ КДПУ  
2001

## ФАКУЛЬТАТИВНИЙ КУРС «КОМП'ЮТЕРНЕ МОДЕЛЮВАННЯ З ФІЗИКИ»

І.О. Теплицький<sup>1</sup>, О.І. Теплицький<sup>2</sup>

<sup>1</sup> м. Кривий Ріг, Криворізький державний педагогічний  
університет

<sup>2</sup> м. Кривий Ріг, Центрально-Міська гімназія

Сьогодні вже не потребує доведення той очевидний факт, що підвищення результативності вивчення всіх без винятку шкільних навчальних дисциплін вбачається у систематичному застосуванні засобів електронно-обчислювальної техніки (ЕОТ).

Аналіз педагогічних програмних засобів з фізики показує, що більшість із них повністю або частково являють собою програмно реалізовані заміни реальних об'єктів, які дозволяють всебічно відобразити найбільш суттєві властивості досліджуваних явищ, тобто є комп'ютерними моделями.

В Центрально-Міській гімназії м. Кривого Рогу протягом останніх восьми років з учнями 9–11 класів вивчається факультативний курс основ комп'ютерного моделювання. Він передбачає ознайомлення школярів з основними принципами побудови і дослідження математичних моделей, навчання найбільш розповсюджених прийомів і методів такої роботи, формування культури ведення дослідницької діяльності засобами ЕОТ. Навчальний матеріал включає широкий спектр задач з фізики.

У якості середовища для моделювання використовуються електронні таблиці (ЕТ), які дозволяють виводити на екран результати досліджень у вигляді таблиць і дають змогу швидко й легко одержувати графіки залежностей між характеристиками досліджуваного об'єкта. Мова ЕТ хоч і є штучною, але вона найбільш проста з усіх штучних. Перехід до ЕТ, значно спрощуючи процедуру підготовки задачі до її розв'язування за допомогою комп'ютера, дозволяє з прийнятними витратами часу і мінімальними зусиллями провести необхідні підготовчі етапи через свідомість учнів. До того ж, за чинною програмою з інформатики ознайомлення з прийомами роботи в ЕТ значно випереджає у часі вивчення програмування, що дозволяє розпочати

курс моделювання раніше за програмування і незалежно від нього [4].

Поданий нижче матеріал на прикладі розв'язування задачі оптимізації ілюструє нашу методику. Сюжетною основою моделювання тут є відома задача про «м'яку посадку» на Місяць, що свого часу (у 80-і роки) обійшла сторінки таких відомих науково-популярних журналів, як «Наука и жизнь» і «Техника – молодёжи» [3] і заслужено потрапила до пробного навчального посібника [1, С. 101–119]. Ми вважаємо цю задачу-модель цінною методичною знахідкою, яка не повинна загубитися у часі та просторі. Робота з нею настільки емоційна, що коли перед тим, як запропонувати її учням для моделювання, дати їм можливість попрацювати з готовою моделлю, то надійно забезпечується висока мотивація їхньої подальшої навчальної діяльності.

Ця задача завершує розділ «Моделювання механічних рухів» нашого курсу. Якщо у даній моделі пошук оптимальної стратегії управління здійснюється шляхом спроб та помилок, то у наступному розділі розглядаються приклади автоматизованого розв'язування задач оптимізації і, отже, ця задача є перехідною.

**І. Постановка задачі.** З метою доставки і розміщення на поверхні Місяця апаратури для наукових досліджень планується запуск космічного корабля. Схема посадки передбачає декілька послідовних фаз: 1) виведення корабля з корисним вантажем на колову селеноцентричну орбіту; 2) відділення від корабля вантажу і перетворення його на самостійний орбітальний модуль; 3) здійснення м'якої посадки модуля на поверхню Місяця.

Заключна фаза має пройти у два етапи. Спочатку за допомогою гальмівних двигунів відбудеться гасіння швидкості модуля, внаслідок чого він зійде з колової орбіти і у певний момент на короткий час зависне на деякій висоті  $h_0$  над поверхнею Місяця. Щоб уникнути подальшого вільного падіння, в цей момент увімкнуться двигуни м'якої посадки, що й забезпечить його плавний спуск до поверхні.

Завершенням посадки вважатиметься момент, коли значення координати  $h$  переходить через нуль. При цьому м'якою вважатиметься така посадка, коли швидкість апарату при його дотику з ґрунтом не перебільшуватиме 1 м/с. Передбачається, що

швидкість апарату під час опускання можна регулювати, змінюючи витрату пального, яке подається до камер згоряння, оскільки реактивна сила тяги двигунів залежить від маси пального, що згоряє в камерах.

Крім того, слід врахувати таке: а) запас пального, призначеного для роботи двигунів м'якої посадки, обмежений; б) щоб запобігти руйнуванню цих двигунів під час роботи, витрата пального за одиницю часу не може перебільшувати деякого максимально дозведеного значення; в) при здійсненні посадки швидкість витікання реактивного струменя через сопло підтримується сталою; г) сталою також залишається і маса модуля без урахування пального.

*Задача полягає в тому, щоб виявити такий режим подавання пального до камер згоряння, тобто таке управління, яке забезпечуватиме м'яку посадку.*

За цілком зрозумілих причин конструктори не можуть провести серію реальних експериментів. Єдиний придатний спосіб знаходження необхідного управління полягає в тому, щоб підготувати й провести відповідний *обчислювальний експеримент* на ЕОМ на основі математичної моделі заключного етапу операції.

**II. Побудова моделі.** Побудову моделі почнемо з *формалізації* задачі.

Введемо позначення:

$m=m(t)$  – змінна маса пального. У початковий момент ( $t=0$ )  $m=m_0$ .

$r$  – витрата пального (маса пального, що спалюється в камерах згоряння двигунів м'якої посадки за проміжок часу від моменту  $t$  до  $t+\Delta t$ ). Оскільки припускається, що витрату можна регулювати в ході зниження, то  $r$  є функцією часу:  $r=r(t)$ . Зазначене вище обмеження на витрату пального можна записати у вигляді нерівності  $0 \leq r(t) \leq r_{max}$ .

$v=v(t)$  – миттєва швидкість модуля під час опускання. Початкова умова «зависання» виражається рівністю  $v(0)=0$ .

$u$  – швидкість витікання реактивного струменя (продуктів згоряння) через сопло.

$h=h(t)$  – висота над поверхнею Місяця, причому  $h(0)=h_0$ .

Решту позначень будемо вводити до розгляду в міру необхідності.

**III. Фізичний аналіз і попереднє обговорення плану майбутньої роботи.** Рух, що його ми збираємось дослідити, з фізичної точки зору являє собою неперервний у часі й просторі процес. Дійсно, тут неперервно відбуваються зміни значень всіх динамічних і кінематичних характеристик рухомого об'єкту: маси, діючих сил, прискорення, швидкості, імпульсу, координати тощо. Але, з іншого боку, доцільно пригадати, що математичні моделі, призначені для опрацювання за допомогою комп'ютера, повинні бути дискретними, оскільки сам комп'ютер є дискретним пристроєм, тобто виконує операції за окремими кроками. Ця обставина зумовлює необхідність у переході від неперервних моделей до дискретних.

Пошук розв'язків при опрацюванні дискретних моделей здійснюється на основі *чисельних* методів шляхом переходу від неперервної моделі до рівнянь, записаних у вигляді різницевих схем. З попереднього досвіду ми вже знаємо, що для дискретизації неперервного в часі процесу весь час руху подрібнюють на окремі достатньо малі інтервали  $\Delta t$ . При цьому вважають, що протягом такого інтервалу характеристики руху залишаються постійними, а їхні зміни відбуваються миттєво (стрибоподібно) в моменти часу, що відповідають або початку, або кінцю, або ж середині кожного такого інтервалу. Ці моменти, а також тривалість проміжку  $\Delta t$  обирає дослідник. При послідовному зменшенні  $\Delta t$  результати, одержані на дискретній моделі, наближаються до результатів, що їх дає неперервна модель.

Модель, яку ми будуватимемо, заснована на перших принципах: законах Ньютона і законах збереження.

З метою спрощення подальших міркувань приймемо такі припущення.

*Припущення 1.* Протягом проміжку часу  $\Delta t$  аж до його останнього моменту всі характеристики руху залишаються незмінними. У останній момент *миттєво* спалюється пальне маюсою  $g$ , що призводить до одночасної зміни значень згаданих характеристик. Ці нові значення стають початковими для наступного інтервалу  $\Delta t$ , оскільки кінець даного інтервалу є початком наступного.

Розглянемо окремі елементарні моделі, в результаті об'єднання яких буде побудована математична загальна модель м'якої посадки модуля на поверхню Місяця (рис. 1).

1. Модель вигорання пального.

$$m(t) = m(t - \Delta t) - r(t - \Delta t) \cdot \Delta t, \quad (1)$$

де  $0 \leq t(t) \leq r_{\max}$ .

2. Модель гравітаційного притягання Місяця.

$$F_{\text{тяж}} = (m(t) + M) \cdot g \quad (2)$$

$g$  – прискорення сили тяжіння поблизу поверхні небесного тіла. Для Місяця, зокрема,  $g = 1,62 \text{ м/с}^2$ .

3. Модель реактивної сили тяги.

Реактивна сила тяги  $F_{\text{реакт}}$ , що діє на модуль, дорівнює швидкості зміни імпульсу модуля:

$$F_{\text{реакт}} = \frac{\Delta((M + m(t))v)}{\Delta t}$$

Згідно закону збереження імпульсу для замкнутої системи тіл «модуль – витікаюча струмина» зміна імпульсу модуля за абсолютною величиною дорівнює імпульсу струмини:

$$\Delta(M + m(t)) \cdot v = m(t) \cdot u.$$

Таким чином,

$$F_{\text{реакт}} = \frac{u \cdot r(t)}{\Delta t}. \quad (3)$$

4. Модель руху модуля.

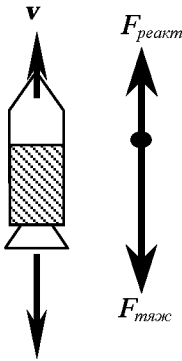
Внаслідок відсутності на Місяці атмосфери силу опору руху з боку середовища можна не включати до розгляду. Тому на активній ділянці спуску, коли працюють двигуни м'якої посадки, на модуль діють лише дві сили: сила гравітаційного притягання Місяця  $F_{\text{тяж}}$  і протилежно напрямлена реактивна сила тяги  $F_{\text{реакт}}$ . За другим законом Ньютона

$$F_{\text{тяж}} - F_{\text{реакт}} = (m(t) + M) \cdot a,$$

де  $a = a(t)$  – прискорення апарату (є функцією часу).

Підставляючи (2) і (3) в останній вираз, одержуємо

$$a(t) = \frac{u \cdot r(t - \Delta t)}{(m(t) + M) \cdot \Delta t} - g. \quad (4)$$



Оскільки розглядається рух тіла змінної маси, то прискорення виявляється складною функцією часу.

*Припущення 2.* Приймемо наближено, що прискорення  $a(t)$  залишається сталим на кожному малому інтервалі  $\Delta t$ , тобто рух апарату на кожному часовому інтервалі є рівноприскореним. Тоді миттєва швидкість модуля наприкінці інтервалу

$$v(t) = v(t - \Delta t) + a(t) \cdot \Delta t. \quad (5)$$

У свою чергу, висота  $h(t)$  над поверхнею Місяця може бути задана виразом

$$h(t) = h(t - \Delta t) + v(t) \cdot \Delta t + \frac{a(t) \cdot \Delta t^2}{2}. \quad (6)$$

Рівняння (1), (4), (5), (6) являють собою математичну модель м'якої посадки на Місяць.

Суттєвого спрощення подальшої роботи можна досягти, прийнявши тривалість інтервалу  $\Delta t$  рівною 1 с. Проте платною за таке спрощення стане погіршення (огрублення) точності обчислень. На якісному рівні, однак, модель залишатиметься задовільною. З урахуванням сказаного запишемо систему:

$$\begin{cases} m(t) = m(t-1) - r(t-1) \\ a(t) = \frac{u \cdot r(t-1)}{m(t) + M} - g \\ v(t) = v(t-1) + a(t) \\ h(t) = h(t-1) + v(t-1) + \frac{a(t)}{2} \end{cases} \quad (7)$$

Цю систему рівнянь відносно  $m(t)$ ,  $a(t)$ ,  $v(t)$ ,  $h(t)$  (при  $t=0, 1, 2, \dots$ ) будемо розв'язувати *методом послідовних підстановок*. Суть методу полягає у такому. Нехай обрано деяке припустиме управління космічним апаратом, тобто є заданою послідовність значень  $r(0)$ ,  $r(1)$ , ...,  $r(t)$ , така, що  $r(0) + r(1) + \dots + r(t) \leq m_0$ . При  $t=0$  нам вже відомі значення  $m(0)$ ,  $a(0)$ ,  $v(0)$ ,  $h(0)$  і, отже, можна обчислити значення правих частин у рівняннях системи (7), тобто знайти  $m(1)$ ,  $a(1)$ ,  $v(1)$ ,  $h(1)$ . У свою чергу, їх можна використати для обчислення значень  $m(2)$ ,  $a(2)$ ,  $v(2)$ ,  $h(2)$  і т.д. Процес обчислень повинен припинитися, як тільки виконається умова  $h(t + \Delta t) \leq 0$ , тобто буде досягнуто по-

верхні. Якщо при цьому одночасно виявиться, що  $-1 \leq v(t+\Delta t) \leq 0$ , то посадку будемо вважати «м'якою».

Система рівнянь (7) є *рекурентною*. Алгоритм її розв'язування передбачає виконання однотипних обчислень при  $t=0, t=1, \dots$ . Зрозуміло, що з подібною одноманітною роботою ЕОМ справляється краще за людину.

На сучасних ЕОМ розв'язуються системи рекурентних рівнянь з багатьма невідомими, що виникають при математичному моделюванні реальних процесів і явищ.

#### IV. Комп'ютерний експеримент.

##### 1. Підготовча частина.

Створимо електронну таблицю, перший рядок якої заповнимо заголовками стовпців, стовпець G («Дано:») – іменами змінних, стовпець H – їх початковими значеннями, а комірки A2 – F2 другого рядка (для початкового моменту часу  $t=0$ ) – посиланнями на відповідні комірки H2 – H8 (рис. 1):

	A	B	C	D	E	F	G	H
1	$t$	$m$	$a$	$v$	$h$	$r$	Дано:	
2	0	100	-1,62	0,00	10,00	0	$m_0$ , кг=	100
3							$g$ , м/с <sup>2</sup> =	1,62
4							$v_0$ , м/с=	0
5							$u$ , м/с=	200
6							$M$ , кг=	1000
7							$h_0$ , м=	10
8							$r_{max}$ , кг=	10
...		...	...	...	...	...	...	...

Рис. 1.

##### 2. Заповнюємо третій рядок відповідними формулами.

Комірка	Формули / числа
A3	=A2+1
B3	=B2-F2
C3	=\$H\$5*F2/(B3+\$H\$6)-\$H\$3
D3	=D2+C3
E3	=E2+D2+C3/2
F3-Fx	Заповнюються з клавіатури

3. Скопіюємо формули третього рядка у відповідні стовпці. Таблиця набуває вигляду, зображеного на рис. 2:



	<b>A</b>	<b>B</b>	<b>C</b>	<b>D</b>	<b>E</b>	<b>F</b>	<b>G</b>	<b>H</b>
1	<i>t</i>	<i>m</i>	<i>a</i>	<i>v</i>	<i>h</i>	<i>r</i>	<i>Дано:</i>	
2	0	100	-1,62	0,00	10,00	0	$m_0, \text{кг} =$	100
3	1	100	-1,62	-1,62	8,38		$g, \text{м/с}^2 =$	1,62
4	2	100	-1,62	-3,24	5,14		$v_0, \text{м/с} =$	0
5	3	100	-1,62	-4,86	0,28		$u, \text{м/с} =$	200
6	4	100	-1,62	-6,48	-6,20		$M, \text{кг} =$	1000
...	...	...	...	...	...	...	$h_0, \text{м} =$	...
							$r_{\text{max}}, \text{кг} =$	
							...	

Рис. 2.

До речі, огляд таблиці показує, що коли не працюють двигуни м'якої посадки ( $r=0, m=100$ ), модуль вільно падає, і вже наприкінці четвертої секунди в аварійному режимі ( $h=-2,15 \text{ с}, v=-2,15 \text{ м/с}$ ) досягає поверхні. Наступні значення величин швидкості (після D6) і висоти (після E6) являють собою результати рахунку за введеними формулами і не відображують реальний процес.

## 2. Обчислювальний експеримент

Будемо послідовно заповнювати стовпець F довільними значеннями змінної  $r$  – витрати пального на проміжках часу  $\Delta t=1 \text{ с}$ . Після заповнення кожної чергової комірки спостерігаємо за відповідними значеннями у комірках наступного рядка для стовпців D (швидкість) та E (висота) і з'ясовуємо, чи не відбулася м'яка посадка. Якщо при деякому черговому значенні  $r$  одночасно виконуватимуться умови  $h < 0$  й  $-1 \leq v \leq 0$ , то задачу вважаємо розв'язаною і припиняємо обчислювальний експеримент.

Виявляється, що «здійснити» м'яку посадку – зовсім не проста справа. Вона ще більше ускладнюється, коли додається умова зекономити при цьому якомога більше пального.

На рис. 4 подано одне з можливих вдалих управлінь (послідовність значень щосекундної витрати пального  $r$ ) при  $m_0=100 \text{ кг}$ , що забезпечує економію пального у 44 кг.

<i>t</i>	0	1	2	3	4	5	6	7
<i>r</i>	<b>0</b>	<b>6</b>	<b>10</b>	<b>10</b>	<b>10</b>	<b>10</b>	<b>10</b>	
<i>v</i>	0	-1.62	-2.14	-1.92	-1.68	-1.42	-1.14	-0.84
<i>h</i>	10	9.19	7.31	5.28	3.48	1.93	0.66	-0.33

Рис. 4.

## V. Поліпшення інтерфейсу користувача

Створена таблиця має чимало суттєвих вад.

1. Насамперед, у ній відсутня текстова інформація про результат процесу посадки після кожного управління. Цю інформацію ми поки що вимушені отримувати шляхом безпосереднього розгляду значень швидкості й висоти і порівнянням їх з умовою м'якої посадки. З метою автоматизації цієї справи виконаємо таке:

- після стовпця F створимо новий стовпець, який одержить ім'я G, а стовпець «Дано:» і наступний – відповідно H і I;
- у комірці G1 запишемо «Процес»;
- введемо до комірки G3 формулу  
=ЕСЛИ(И(D3>=-1;D3<=0;E3<=0);"Ok!";ЕСЛИ(И(D3<=-1;E3<0);  
"Bad";"")),

яку скопіюємо у комірки (G4 – G12).

*Завдання.* Прокоментуйте запропоновану формулу.

2. Згідно умови в моделі існує обмеження  $0 \leq r(t) \leq r_{max}$ , яке поки що не враховане. Реалізуємо його шляхом введення до комірки H9 такої формули

=ЕСЛИ(ИЛИ(F3>\$I\$8;F4>\$I\$8;B5>\$I\$8;F6>\$I\$8;F7>\$I\$8;F8>\$I\$8;F9>\$I\$8;F10>\$I\$8;F11>\$I\$8;F12>\$I\$8);"Дивись I8 !";"").

Тепер при введенні до будь-якої з комірок B3–B13 значень, що перебільшують вміст комірки I8 (обмеження на  $r$ ), у H9 матимемо повідомлення "Дивись I8 !". У випадку допустимих значень щосекундної витрати комірка H9 буде порожньою.

*Завдання.* Доопрацюйте наведену формулу так, щоб у ній одночасно враховувалася умова  $r \geq 0$ .

3. Оскільки початковий запас пального  $m_0$  для двигунів м'якої посадки є обмеженим (комірка I2), то бажано також виводити на екран повідомлення про закінчення пального. Таке повідомлення можна здійснити, наприклад, у комірці H10 за допомогою формули

=ЕСЛИ(СУММ(F2:F12))>=\$I\$2;"ЗАКІНЧИЛОСЯ ПАЛЬНЕ";"").

*Завдання.* Запропонуйте інші можливі варіанти такої перевірки і порівняйте їх з наведеним.

Перевірте нові можливості таблиці шляхом тестування за пп. 1–3.

З урахуванням всіх виконаних змін попередня таблиця набуває вигляду, зображеного на рис. 5. Тут видно, що при  $m_0=70$  кг і управліннях  $r=0, 8, 9, 9, 10, 10, 10, 8, 6$  пальне закінчується в останній момент вдалої посадки.

	A	B	C	D	E	F	G	H	I	G	K
1	$t$	$m$	$a$	$v$	$h$	$r$	Процес	Дано:			
2	0	70	-1,62	0,00	10,00	0		$m_0=70$			
3	1	70	-1,62	-1,62	9,19	8		$g_{\text{нлч}}=1,62$			
4	2	62	-0,11	-1,73	7,51	9		$v_0=0$			
5	3	53	0,09	-1,64	5,82	9		$u=200$			
6	4	44	0,10	-1,54	4,23	10		$M=1000$			
7	5	34	0,31	-1,23	2,85	10		$h_0=10$			
8	6	24	0,33	-0,89	1,79	10		$r_{\text{max}}=10$			
9	7	14	0,35	-0,54	1,07	8					
10	8	6	-0,03	-0,57	0,52	6		Закінчилося пальне !			
11	9	0	-0,42	-0,99	-0,26		Ок!				

Рис. 5.

4. Наступним суттєвим покращенням інтерфейсу користувача є можливість графічного відображення залежностей змінних величин від часу. Як відомо, така задача легко реалізується засобами електронних таблиць. На рис. 6 маємо графіки залежності від часу основних характеристик процесу у відповідності до рис. 5.

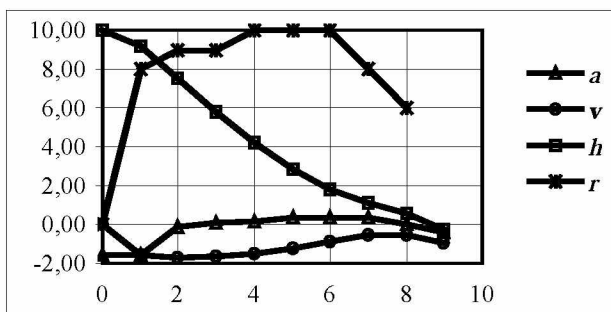


Рис. 6.

## VI. Висновки.

1. Розглянута модель створює підстави для важливої розмови про сучасні підходи до розв'язування задач оптимізації. Сьо-

годні такі задачі розв'язуються на основі добре розроблених математичних методів (варіаційне числення, лінійне та динамічне програмування, дослідження операцій тощо), які забезпечують автоматизований пошук оптимальних режимів управління. Деякі з цих підходів мають надійні комп'ютерні реалізації. Як вже зазначалося вище, ознайомлення з ними становить зміст окремого розділу нашого курсу.

2. Значний обсяг досліджень останніх десятиліть переконує, що шкільна фізика належить до тих навчальних дисциплін, де використання нових інформаційних технологій є цілком виправданим і необхідним.

3. Важко переоцінити роль комп'ютерного моделювання при вивченні фізики, оскільки воно сприяє виокремленню самої суті явищ, розвитку науково-теоретичного мислення. Однак захоплення використанням готових моделей погрожує передчасним розривом зв'язку виучуваного явища з дійсністю. Це трапляється, коли учням пропонують працювати з готовими моделями, не розкриваючи процесу їх створення. Оскільки об'єктами вивчення повинні залишатися реальні явища, то підміна їх абстрактними поняттями й символами при недостатній базі спостережень і досвіду нерідко веде до згубного формалізму, коли за удаваними знаннями губиться їх сутність [2].

#### Література:

1. Верлань А.Ф., Распопов В.Б. Основы применения вычислительной техники: Пробное учебн. пособие для 10 кл. ср. шк. – К: Рад. шк., 1986.– 160 с.
2. Пухов М. Истинная правда // Техника – молодежи. – 1985. – №6. – С. 52–57.
3. Разумовский В.Г. ЭВМ и школа: Научно-педагогическое обеспечение // Сов. педагогика. – 1985. – № 9. – С. 12–16.
4. Теплицький І.О. Використання електронних таблиць у комп'ютерному моделюванні // Комп'ютер у школі та сім'ї. – 1999. – № 2. – С. 27–32.