Лабораторная работа №1 «Нестационарное охлаждение прямоугольного ребра»

Задание: Определить нестационарное температурное поле прямоугольного ребра в соответствии с заданным вариантом исходных данных:

VarZad :=	Cond		Ср	α -Cp $^{-1}$	$\nu := 1$
		1	2	3	
	1	400	500	10	
	2	500	500	10	
	3	500	500	5	
	4	400	250	7	
	5	800	500	10	
	6	800	500	5	
	7	600	250	7	
	8	1·10 ³	500	10	
	9	1·10 ³	500	5	
	10	450	300	5	
	11	17	17	10	
	12	600	400	5	
	13	385	2.5	10	
	14	0.8	0.8	25	
	15	0.8	0.8	10	
	16	17	170	5	
	17	0.8	2.5	10	
	18	0.8	2	10	
	19	800	400	10	
	20	800	250	10	
	21	200	250	5	
	22	1.5	0.8	15	
	23	20	300	5	
	24	1	100	2	
	25	1.103	500	1	

Исходными данными для Феникса являются: $Pr_L = v^. \ c_p \cdot \rho \ / \ \lambda$, c_p , ρ и $Coeff = \alpha \ / \ c_p$.

Здесь Pr_L - ламинарное число Прандтля, $\nu = ENUL$ - кинематическая вязкость, c_p - удельная изобарная теплоемкость, ρ - плотность, λ - коэффициент теплопроводности, α - конвективный коэффициент теплоотдачи).

Пошаговая инструкция для выполнения лабораторной работы № 1 в программе PHOENICS и MathCad

Phoenics запускается двойным щелчком на ярлыке , который находится на рабочем столе компьютера. Затем последовательно выполняем шаги, представленные на рис. 1.

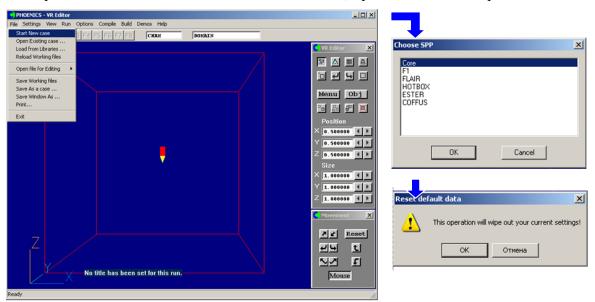


Рис. 1

Для решения задачи охлаждения прямоугольного ребра воспользуемся библиотечным примером, который имеется в вычислительном комплексе PHOENICS. Для этого используем подсказку, представленную на рис. 2.

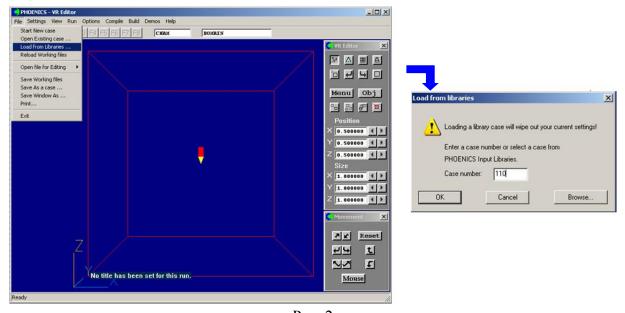


Рис. 2

После нажатия на кнопку «ОК» на экране монитора появится окно Sattelite Command Promt.

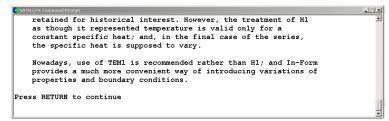


Рис. 3

Жмём на «*Enter*». Используя линейку вертикальной прокрутки, знакомимся с содержанием

текстового файла.

```
Cases 110 to 114 illustrate how "porosity" values may be used to introduce not only geometrical data, but also variations in thermal conductivity, specific heat and heat-transfer coeff.

In case 110, the cross-section and other properties are uniform. Subsequent cases introduce non-uniformities, by way of porosity, one by one. A sketch of the geometry for case 110 follows:

/--/|
/**/ |
/**/ |
/**/ |
/**/ |
/**/ |
/**/ |
/**/ |
/**/ |
/**/ |
/**/ |
/**/ |
/**/ |
/**/ |
/**/ |
/**/ |
/**/ |
/**/ |
/**/ |
/**/ |
/**/ |
/**/ |
/**/ |
/**/ |
/**/ |
/**/ |
/**/ |
/**/ |
/**/ |
/**/ |
/**/ |
/**/ |
/**/ |
/**/ |
/**/ |
/**/ |
/**/ |
/**/ |
/**/ |
/**/ |
/**/ |
/**/ |
/**/ |
/**/ |
/**/ |
/**/ |
/**/ |
/**/ |
/**/ |
/**/ |
/**/ |
/**/ |
/**/ |
/**/ |
/**/ |
/**/ |
/**/ |
/**/ |
/**/ |
/**/ |
/**/ |
/**/ |
/**/ |
/**/ |
/**/ |
/**/ |
/**/ |
/**/ |
/**/ |
/**/ |
/**/ |
/**/ |
/**/ |
/**/ |
/**/ |
/**/ |
/**/ |
/**/ |
/**/ |
/**/ |
/**/ |
/**/ |
/**/ |
/**/ |
/**/ |
/**/ |
/**/ |
/**/ |
/**/ |
/**/ |
/**/ |
/**/ |
/**/ |
/**/ |
/**/ |
/**/ |
/**/ |
/**/ |
/**/ |
/**/ |
/**/ |
/**/ |
/**/ |
/**/ |
/**/ |
/**/ |
/**/ |
/**/ |
/**/ |
/**/ |
/**/ |
/**/ |
/**/ |
/**/ |
/**/ |
/**/ |
/**/ |
/**/ |
/**/ |
/**/ |
/**/ |
/**/ |
/**/ |
/**/ |
/**/ |
/**/ |
/**/ |
/**/ |
/**/ |
/**/ |
/**/ |
/**/ |
/**/ |
/**/ |
/**/ |
/**/ |
/**/ |
/**/ |
/**/ |
/**/ |
/**/ |
/**/ |
/**/ |
/**/ |
/**/ |
/**/ |
/**/ |
/**/ |
/**/ |
/**/ |
/**/ |
/**/ |
/**/ |
/**/ |
/**/ |
/**/ |
/**/ |
/**/ |
/**/ |
/**/ |
/**/ |
/**/ |
/**/ |
/**/ |
/**/ |
/**/ |
/**/ |
/**/ |
/**/ |
/**/ |
/**/ |
/**/ |
/**/ |
/**/ |
/**/ |
/**/ |
/**/ |
/**/ |
/**/ |
/**/ |
/**/ |
/**/ |
/**/ |
/**/ |
/**/ |
/**/ |
/**/ |
/**/ |
/**/ |
/**/ |
/**/ |
/**/ |
/**/ |
/**/ |
/**/ |
/**/ |
/**/ |
/**/ |
/**/ |
/**/ |
/**/ |
/**/ |
/**/ |
/**/ |
/**/ |
/**/ |
/**/ |
/**/ |
/**/ |
/**/ |
/**/ |
/**/ |
/**/ |
/**/ |
/**/ |
/**/ |
/**/ |
/**/ |
/**/ |
/**/ |
/**/ |
/**/ |
/**/ |
/**/ |
/**/ |
/**/ |
/**/ |
/**/ |
/**/ |
/**/ |
/**/ |
/**/ |
/**/ |
/**/ |
/**/ |
/**/ |
/**/ |
/**/ |
/**/
```

Рис. 4

После закрытия окна с английским текстом в рабочей области *Phoenics-VR Editor* появляется изображение ребра.

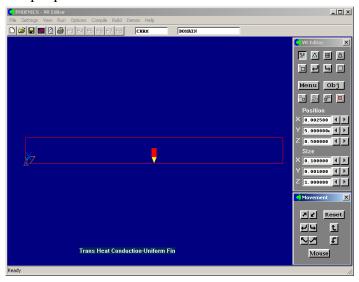


Рис. 5

Его перемещением можно управлять кнопками панели *Movement* либо мышкой, если кнопка *Mouse* на указанной панели находится в утопленном (нажатом) положении. При нажатой левой кнопки мыши осуществляется вращение, при нажатой правой – изменяются размеры ребра (приближение/удаление), а при нажатии обеих кнопок – возможно перемещение объекта параллельно рабочей области (плоскости экрана).

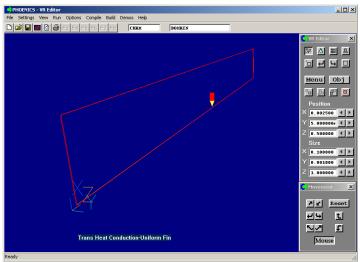


Рис. 6

Кнопка *Reset* служит для задания желаемого расположения ребра.

Reset View Parameters			?×
	rindow	arest Head-on	
Scale factor	s View direct	ion Up direction	View centre
X 1.000000	0.000000	0.000000	0.604443
Y 1.000000	-1.000000	0.000000	0.500000
Z 1.000000	0.000000	1.000000	0.496882
View size	0.903565	View angle 3.000	000
Snap Size	0.010000		
Ca	ancel	OK	

Рис. 7

На панели *VR Editor* щелкаем кнопку *Menu*. В результате на экране появляется панель *Domain Settings*

Domain Settings	? ×
Geometry Models Properties Initialisation Help Top menu Sources Numerics GROUND Output Debug OK INFORM	
######################################	

Title of current Simulation	
TITLE Trans Heat Conduction-Uniform Fin	

Рис. 8 - Меню главных установок

В поле «*TITLE*» в место фразы «*Trans Heat Conduction-Uniform Fi»* можно вести латинскими буквами номер лабораторной работы и Ф.И.О. её исполнителя. После щелчка по кнопке на экране монитора появляется окно «*Grid Mesh Settings*», которое используется для задания размеров расчётной области, количества ячеек сетки, точность и ещё ряд параметров связанных с выбором режима исследуемого процесса (стационарный или нестационарный) и используемую систему координат. Сравниваем информацию этого окна с данными представленными на рис. 9 и, если это необходимо, корректируем её.

Co-ordinate system	Tiı	me dependence		
Cartesian		Transient		
Tolerance 1.000E-5	m	Time step sett	ings	
Partial solids treatment	On			
	х	Y	z	
Domain size	0.100000	0.001000	1.000000	m
Number of cells	20	1	1	
No of regions	1	1	1	
Modify region	1	1	1	
Size	0.100000	0.001000	1.000000	
Distribution	Power law	Power law	Power law	
Cell power	Free	Free	Free	
Cells in region	20	1	1	
Power/ratio	1.000000	1.000000	1.000000	
Symmetric	No	No	No	
Edit all regions in	X direction	Y direction	Z direction	

Рис. 9

Щелкаем по кнопке *Time step settings* и сравниваем данные появившейся панели с данными, представленными на рис. 10. При необходимости вносим корректуру.

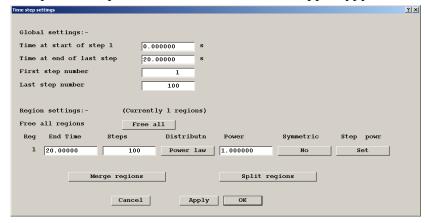


Рис. 10

Закрываем панели *Time step settings* и *Grid Mesh Settings* нажимая на кнопки «ОК». Теперь щелкаем по кнопке *Models* панели *Domain Settings*. В результате эта панель принимает вид, представленный на рис. 11. Щелчком по кнопке OFF, расположенной в строке *Energy Equation*, открываем окно *Select energy formulation* и выбираем величину (*Temperature*), определяющую вид уравнения энергии для проведения численного расчета.

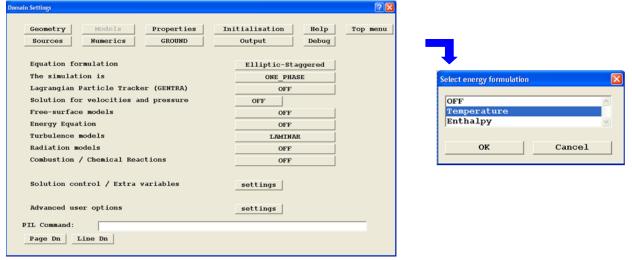


Рис. 11

После нажатия «ОК» панель *Domain Settings* принимает вид, представленный на рис. 12.

nain Settings	2
Geometry Models Properties I	Initialisation Help Top menu
Sources Numerics GROUND	Output Debug
Equation formulation	Elliptic-Staggered
The simulation is	ONE_PHASE
Lagrangian Particle Tracker (GENTRA)	OFF
Solution for velocities and pressure	OFF
Free-surface models	OFF
Energy Equation	TEMPERATURE TOTAL
Turbulence models	LAMINAR
Radiation models	OFF
Combustion / Chemical Reactions	OFF
Solution control / Extra variables	settings
Advanced user options	settings
InForm - Group 7	Edit InForm 7
InForm - Group 8	Edit InForm 8
PIL Command:	

Рис. 12

Щелкаем кнопку *Properties* и проверяем соответствие свойств, представленных на панели *Domain Settings* с данными рис. 13. При необходимости вносим соответствующие исходным данным изменения.

Domain Settings	! X
Geometry Models Properties Initialisation Help Top menu	
Sources Numerics GROUND Output Debug	
Use property tables OFF	
Density CONSTANT RHO= 10000	
Storage OFF	
Viscosity CONSTANT ENUL= 1	
Storage OFF	
Specific heat CONSTANT CP= 500	
Storage ON	
Conductivity CONST_PRANDLT_NO Prl= 1 Storage OFF	
orr orr	
Thermal expansion coefficient Beta= 0.000000	
Reference pres (Pa) 0.000000 Reference temp (K) 0.000000	
PIL Command:	
Page Dn Line Dn	
Рис. 13 а	
Domain Settings 2	×
Reference pres (Pa) 0.000000 Reference temp (K) 0.000000	-
Advanced settings PIL InForm Edit InForm 9	
PIL Command:	
Page Up Line Up	
Рис. 13 б	
Domain Settings ?	×
Property Settings Previous panel	
Phase 1 properties	
RH01 10000.00 DRH1DP 0.000000 ENUL 1.000000 TMP1 0.000000 CP1 500.0000	
TMP1 0.000000 CP1 500.0000 DV01DT 0.000000 TSURR 0.000000	
PRLH1A 0.000000 PRLH1B 0.000000 PRLH1C 0.000000	
Variable SPH1 TEM1 TEMP	
PRNDTL 1.000000 1.000000 12500.00 PRNDTL(TEMP) = SPHTIENIL/RH01/COND1	
ς _γ ν.ρ/λ	
PIL Command:	

Рис. 13 в

Жмем кнопку Sources на панели Domain Settings и сверяем её вид с рис. 14.

ain Settings	?
Geometry Models Properties Initialisation Help Top menu Sources Numerics GROUND Output Debug	
Gravitational forces OFF	
Cyclic boundary conditionsALL_SLABS_OFF	
Use Earth-Generated wall functions EGWF T	
Coeff. for auto wall functions Global wall roughness 0.000000 m	
Moving Bodies (MOFOR) OFF	
Rotation speed for rotating coordinate system 0.000000 (rad/s)	
Potential flow Resistance coefficient	
DARCY F DARCON 10000.00	
Advanced settings PIL Edit InForm 13	
PIL Command:	

Рис. 14

Затем в строке *Advanced settings* щелкаем кнопку «*PIL*» и в поля под переменной *TEMP* вводим значение *Coefficient* и *Value*, определяемых как α/c_p и T_6 , соответственно. Закрываем панель щелчком на кнопке *Previous panel*.

W	hole field	sources an	d boundary co	nditions		Previous panel
ATCH N	umber	1/ 2	New		Delete	Apply
	Name ITF	SURF			REEN 100	
ariabl	e s	PH1	TEM1	TEMP		
coeffic	The second second			1.000000	$\Rightarrow \alpha/c_n$	
alue	Ī			0.000000	$\Rightarrow \alpha/c_p \Rightarrow T_{air}$	
BUOYA BUOYA BUOYD	0.000000	BUOYE	0.000000	BUOYC	0.000000	1
HSOA	0.000000	СНЅОВ	0.000000	CHSOC	0.000000	
HSOD	0.000000	CHSOE	0.000000	SHSOA	0.000000	
SKINA CORIOL COLRA	0.000000	ISKINE	0			

Рис.15

Жмем на кнопку *Numerics* панели *Domain Settings* и в поле *Total number of iterations* вводим 1.

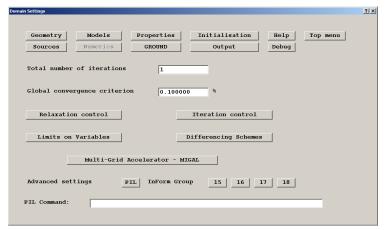


Рис. 16

Теперь щелкаем кнопу *Output* в панели *Domain Settings*, а затем кнопку *settings*, расположенную напротив строки *Field printout*.

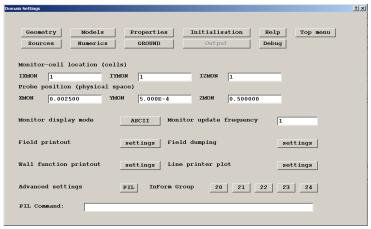


Рис. 17

Сверяем новый вид панели *Domain Settings* с её изображением на рис. 18 и вводим необходимые изменения. Жмем кнопку *Page Dn* и в окно **NT PRIN** вводим число 10 - длину временного шага для вывода в файл **result** распределения температуры в ребре. Затем щелкаем по кнопкам *Page Up* и *Previous panel* для возврата к предыдущему виду панели *Domain Settings*.

Domain Settings					?×
Field Prin	tout Settings			Previous pane	1
Print initial fi	-14-	F (
Current variable	_		as follows:		
		TEM1	TEMP		
OUTPUT 1 FLDP	N	Y	Y		
OUTPUT 2 MONP	N	N	Y		
OUTPUT 4 RESD	Y	Y	N		
OUTPUT 5 SPOT	N	Y	N		
OUTPUT 6 TABL	N	Y	N		
Printing plane	X-Y	Nı	umber of colum	ns 5	
First and last le				-out	
IXPRF 1			XPRIN 1		
IYPRF 1			YPRIN -1		
IZPRF 1 -1 for interval	1.0		ZPRIN -1		
-1 for interval	is interpreted	d In Earth as	NA,1 OF 2 /5		
First and last s	weeps, sweep	frequency for	printing		
ISWPRF 1	ISWPRL 10	0000.0 N	PRINT 100000.	.0	
			'		
PIL Command:	<u> </u>				
Page Dn Line	e Dn				

Рис. 18

Теперь щелкая кнопку *settings*, расположенную напротив строки *Field dumping*, введем в поля Last step и step frequency значения 100 и 1, соответственно.

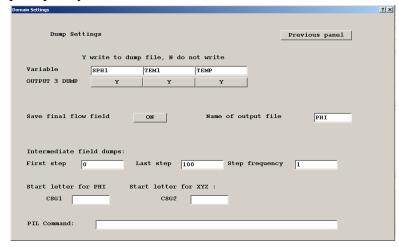


Рис. 19

Для возвращения к панели *Domain Settings* к прежнему виду жмем на кнопку *Previous panel*. Щелчком по кнопке Top menu и OK закрываем панель *Domain Settings*.

Для запуска вычислительных процедур *PHOENICS* щелкаем по опции *Run* в линейке главного меню и в выпавшем меню выбираем строку *Solve* так, как это показано на рис. 20.

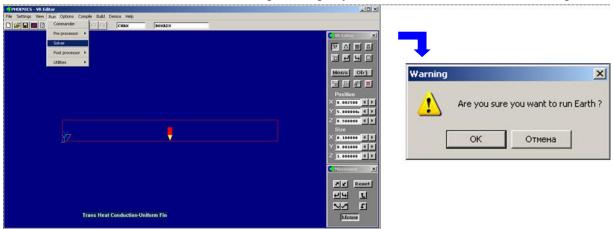


Рис. 20

Жмем OK, на панели Warning.

После завершения расчетов на экране опять появится панель PHOENICS VR-Editor. Для просмотра результатов расчета необходимо пройти путь, представленный на рис. 21.

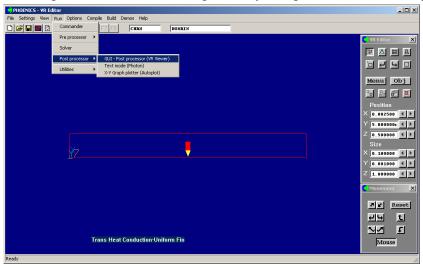


Рис. 21

В появившейся панели *File names* предлагается выбрать файл, содержащий результаты расчета на последнем временном шаге либо файл с информацией для каждого временного шага. В последнем случае в графической интерпретации результатов расчета временной осью будет ось Z.

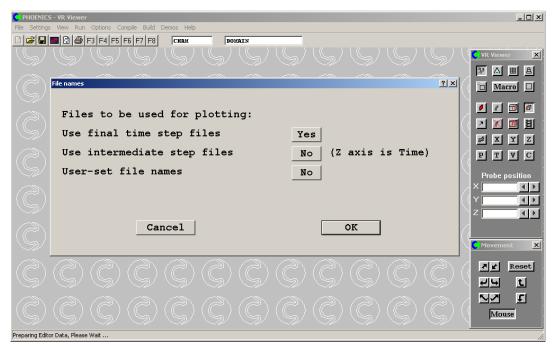


Рис. 22

После выбора одного из двух вариантов панель PHOENICS-VR Viewer принимает вид, представленный на рис. 23.

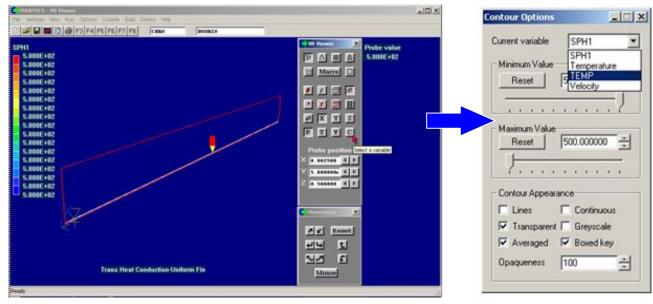


Рис. 23

Теперь необходимо в панели *VR Viewer* нажать кнопку «С», как это показано на рис. 23. В появившейся панели Contour Options надо открыть окно Current variable и в выпавшем меню выбрать строку TEMP, а затем закрыть эту панель.

Для визуализации результатов расчета необходимо нажать кнопки и и на панели *VR Viewer*. На рис. 24-25 представлен результат этих действий для двух разных вариантов обработки выходных данных численного моделирования.

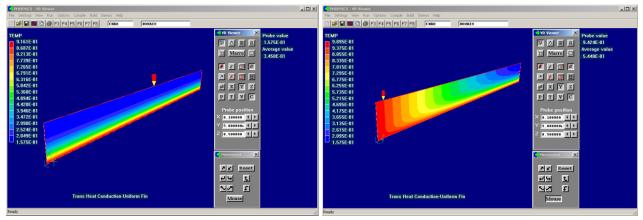


Рис. 24

Численные результаты выполненного расчета представлены в файле *result*. Что бы к нему перейти необходимо с начало выполнить действия, представленные на рис. 26, а затем совершить шаги, указанные на рис.27.

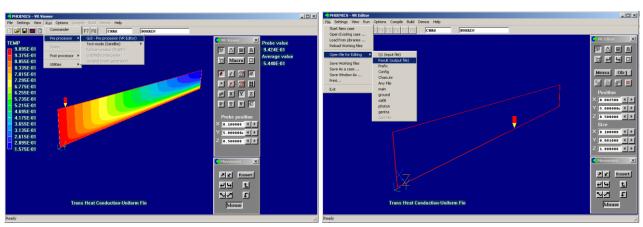


Рис. 26

На рис. 28 представлен фрагмент файла result.



Рис. 28

Обработка данных файла result в среде MathCad и сравнение результатов расчета с аналитическим решением

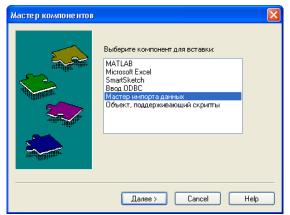
Запускаем **MathCad** и вводим в верхней части рабочей области листа следующий заголовок:

Обработка данных файла **result**, полученного входе моделирования охлаждения прямоугольного ребра в программе PHOENICS студент <u>Ф.И.О.</u> группа ______

Дальнейшие действия совершаются в следующей последовательности:

- 1. Считывание данных из файла result в MathCad.
- 1.1. Импорт координат центров ячеек.

Щёлкаем по пиктограмме , в появившемся окне выбираем опцию **Мастер импорта** данных (**Data Import Wizart**) и щелкаем кнопку далее . В новом окне щелкаем кнопку обзор... и перемещаемся к папке, где находится файл **result.**



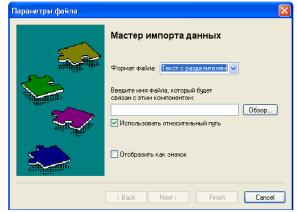


Рис. 29 - Окно «Мастер компонентов»

Рис. 30 – Окно «Параметры файла»

Чтобы увидеть этот файл нужно открыть окно **Files of type** так, как показано на рис.3 и выбрать строку **Все файлы** (*.*). В окне появится группа файлов, содержащихся в Вашей рабочей папке. Выделите искомый файл и щелкните кнопку

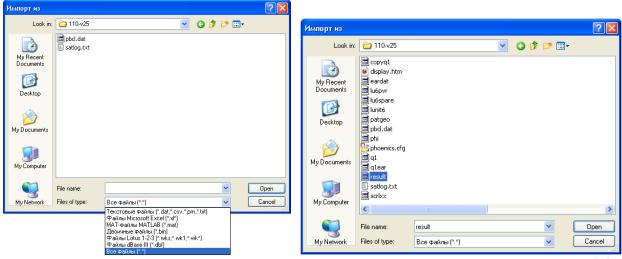


Рис. 31 – Окно «Импорт из» для *.txt и *.dat файлов

Рис. 32 – Окно «Импорт из» для *.* файлов

В появившемся окне Параметры файла щелкаем кнопку В окнах Параметры текста с разделителями и Параметры текста также давим на кнопку

Next > ...

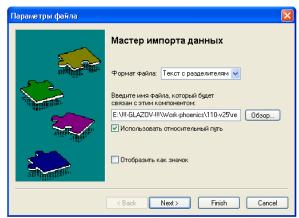


Рис. 33 – Окно «Параметры файла»

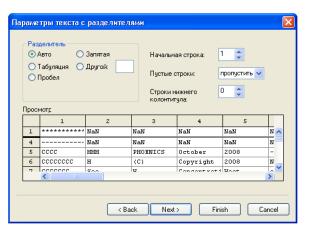
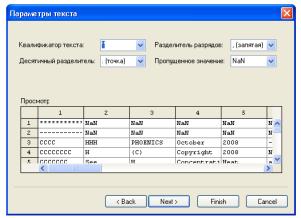


Рис. 34 – Окно «Параметры теста с разделителями»





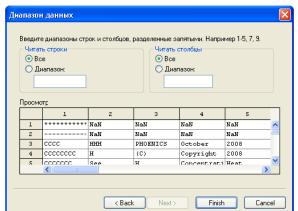


Рис. 36 - Окно «Диапазон данных»

В новом окне Диапазон данных находим Group 24. Dumps For Restarts и выделяем массив данных под строкой X-coordinates of the (higher) cell faces как показано на рис. 9 и щелкаем кнопку Finish.

В поле черного маркера, появившейся таблицы на рабочей странице MathCad (рис.10), вводим имя переменной X_{dat} . Для того чтобы нумерация строк и столбцов MathCad таблицы начиналась с 1, необходимо переменной ORIGIN задать значение 1. Для этого надо попасть на вкладку Встроенные переменные окна Параметры документа, которое открывается после щелчка на опции Инструменты главного меню или задать значение этой переменной в поле рабочего листа. Следует помнить, что MathCad читает слева на право и сверху вниз.

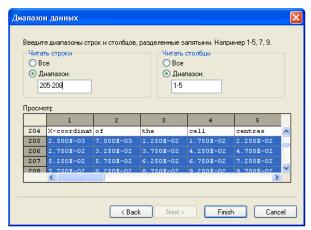


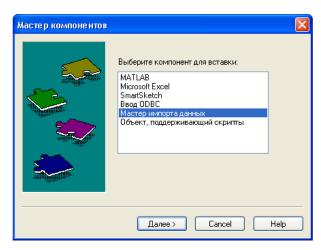
Рис. 37 – Окно «Диапазон данных» с выделенным массивом *x* - координат

$X_{dat} :=$						
uai		1	2	3	4	5
	1	2.5·10 ⁻³	7.5·10 ⁻³	0.013	0.018	0.023
	2	0.028	0.033	0.038	0.043	0.048
	3	0.053	0.058	0.063	0.068	0.073
	4	0.078	0.083	0.088	0.093	0.098

Рис. 38 — Матрица импортированных данных

1.2. Импорт значений температур, соответствующих импортированным координатам центров ячеек.

Повторяем процедуру перевода данных из файла **result** в **MathCad** документ. Щёлкаем по пиктограмме , в появившемся окне выбираем опцию **Macrep импорта данных** (**Data Import Wizart**) и щелкаем кнопку далее . В новом окне щелкаем кнопку оборьш и перемещаемся



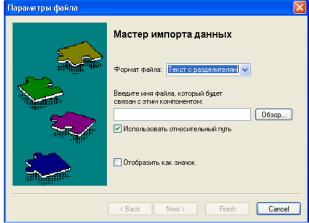
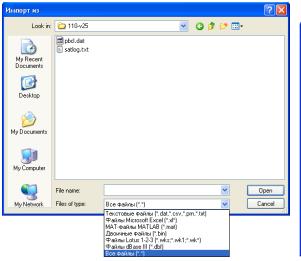
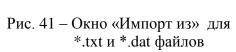


Рис. 39 - Окно «Мастер компонентов»

Рис. 40 – Окно «Параметры файла»

к папке, где находится файл **result.** Чтобы увидеть этот файл нужно открыть окно **Files of type** так, как показано на рис.13 и выбрать строку **Все файлы** (*.*). В окне появится группа файлов, содержащихся в Вашей рабочей папке. Выделите искомый файл и щелкните кнопку





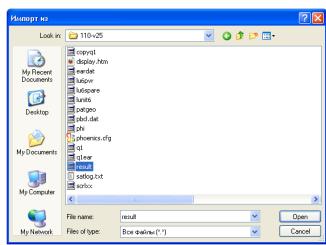
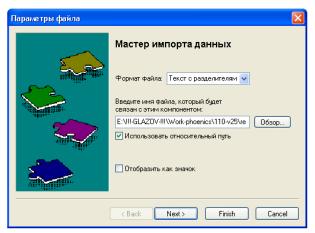


Рис. 42 – Окно «Импорт из» для *.* файлов

В появившемся окне **Параметры файла** щелкаем кнопку Next В окнах **Параметры текста с разделителями** и **Параметры текста** также давим на кнопку Next .



Параметры текста с разделителями Запятая Начальная строка: ТабуляцияДругой: пропустить 🗸 Пустые строки: О Пробел Строки нижнего колонтитула: 0 😂 ********** NaN N / NaN NaN 4 ----- NaN NaN NaN NaN N ннн PHOENICS October 2008 (C) Copyright < Back Next> Finish

Рис. 43 – Окно «Параметры файла»

Рис. 44 – Окно «Параметры теста с разделителями»

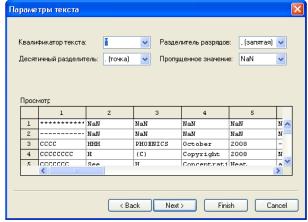
Читать столбцы Bce

NaN

NaN 2008

2008

О Диапазон:





Диапазон данных

Читать строки

О Диапазон:

Bce

Рис. 45 – Окно «Параметры теста»

Рис. 46 - Окно «Диапазон данных»

В новом окне Диапазон данных находим строку, начинающуюся словами TIME STP= 10, и выделяем массив данных под строкой Field Values of TEMP, как показано на рис. 19 и Finish щелкаем кнопку

TimeStep₁₀

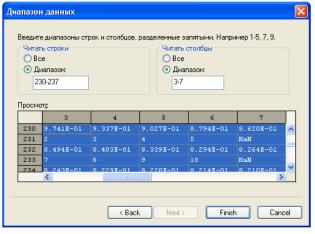


Рис. 47 – Окно «Диапазон данных»	c
выделенным массивом х - координа	Т

:= ,						
		1	2	m	4	5
	1	0.974	0.934	0.903	0.879	0.862
	2	2	3	4	5	NaN
	3	0.849	0.84	0.834	0.829	0.826
	4	7	8	9	10	NaN
	5	0.824	0.823	0.822	0.821	0.821
	6	12	13	14	15	NaN
	7	0.821	0.821	0.821	0.821	0.82
	8	17	18	19	20	NaN

Рис. 48 – Матрица импортированных данных

Аналогичные действия проводим при импортировании температур для временных шагов 20, 30, 40, 50 и 100.

- 2. Форматирование импортированных данных в среде MathCad.
- 2.1. Преобразование матриц импортированных данных в вектор-столбцы.

Для удобства обработки импортированных массивов данных преобразуем их в векторстолбцы с помощью следующих функций:

$$\begin{split} \textbf{x} \coloneqq & \left[\textbf{A} \leftarrow \text{submatrix} \big(\textbf{X}_{\texttt{dat}}, \textbf{1}, \textbf{1}, \textbf{1}, \texttt{cols} \big(\textbf{X}_{\texttt{dat}} \big) \right) \\ & \text{for } i \in 2... \\ & \text{rows} \big(\textbf{X}_{\texttt{dat}} \big) \\ & \textbf{A} \leftarrow \text{augment} \big(\textbf{A}, \text{submatrix} \big(\textbf{X}_{\texttt{dat}}, \textbf{i}, \textbf{i}, \textbf{1}, \texttt{cols} \big(\textbf{X}_{\texttt{dat}} \big) \big) \big) \\ & \textbf{A}^T \end{split}$$

$$\begin{split} t\big(t_{tab}\big) &\coloneqq \begin{bmatrix} A \leftarrow submatrix\big(t_{tab},1,1,1,cols\big(t_{tab}\big)\big) \\ &\text{for } i \in 2...rows\big(t_{tab}\big) - 4 \\ &A \leftarrow augment\big(A,submatrix\big(t_{tab},2\cdot i - 1,2\cdot i - 1,1,cols\big(t_{tab}\big)\big)\big) \\ &A^T \end{split}$$

2.2. Иллюстрация распределения температуры по высоте (вдоль координаты X) ребра в разные моменты времени.

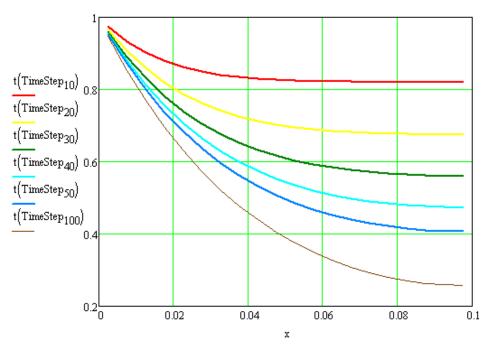


Рис. 49 - Распределение температуры по высоте ребра на 10, 20, 30, 40, 50 и 100 временном шаге

- 3. Сопоставительный анализ результатов численного моделирования в среде PHOENICS с аналитическим решением стационарного охлаждения прямоугольного ребра.
- 3.1. Математическая модель и аналитическое решение

Дифференциальное уравнение стационарной теплопроводности для одиночного ребра:

$$d\theta(X)/dX = Bi \cdot \theta(X), \ 0 < X < 1, \tag{1}$$

где
$$X = x/H$$
, $0 < x < H$, $\theta(X) = \frac{t(x) - t_s}{t_o - t_s}$, $Bi = \frac{\alpha \cdot \Pi \cdot H^2}{\lambda \cdot F}$, $F = \delta \cdot L$.

Граничные условия:

$$\theta(X)|_{X=0} = 0,$$
 (2) $d\theta(X)/dX|_{X=1} = 0$ (3)

Решение:

$$\theta(X) = \frac{\cosh[(1-X)\cdot\sqrt{Bi}]}{\cosh[\sqrt{Bi}]}$$
(4)
$$Q_{pe\delta} = \sqrt{Bi}\cdot\frac{\lambda\cdot F}{H}\cdot(t_o - t_e)\cdot\tanh(\sqrt{Bi})$$
(5)

Исходные данные, расчет и сравнение

Характеристика ребра	Обозначение	Величина	Размерность	Примечание
Номер варианта	-	25	-	-
Толщина	δ	0,001	M	по оси у
Высота	h	0,1	M	по оси х
Ширина	l	1	M	по оси z
Коэффициент теплопроводности	λ	400	Вт/(м'К)	-
Удельная теплоемкость	c_p	500	Дж/(кг ⁻ К)	-
Коэффициент теплоотдачи	α	500	Вт/(м ^{2.} К)	-
Температура основания	$t_{\rm o}$	1	°C	-
Температура среды	$t_{\scriptscriptstyle \mathrm{B}}$	0	°C	-

MathCad функция для определения распределения температуры по высоте ребра

$$\begin{split} t_{an}(x) &\coloneqq & \text{if } 0 \leq x \leq H \\ & \chi \leftarrow \frac{x}{H} \\ & \text{Bi} \leftarrow \frac{\alpha}{\lambda} \cdot \frac{2 \cdot (\delta + L) \cdot H^2}{L \cdot \delta} \\ & \ominus \leftarrow t_{_B} + \left(t_{_O} - t_{_B}\right) \cdot \frac{\cosh \left[\sqrt{Bi} \cdot (1 - \chi)\right]}{\cosh \left(\sqrt{Bi}\right)} \\ & \ominus \leftarrow \text{"Выход из ОДЗ"} \quad \text{otherwise} \end{split}$$

Визуальное сравнение результатов расчета по PHOENICS и аналитическому решению

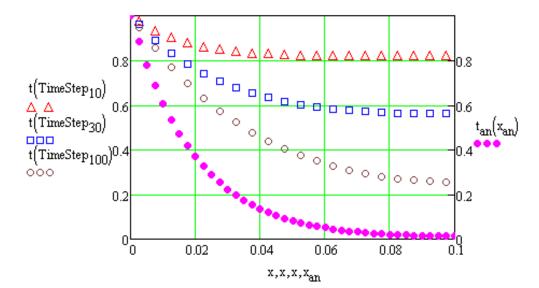


Рис. 50 – Распределение температуры по высоте ребра при численном и аналитическом моделировании соответственно нестационарного и стационарного процесса теплообмена

Видно, что двух секунд не достаточно чтобы нестационарное охлаждение ребра, моделируемого в программе PHOENICS, перешло к стационарному режиму.

4. Вывод.

В ходе выполнения лабораторной работы № 1 рассмотрены основные этапы численного моделирования в программе PHOENICS нестационарного процесса охлаждения прямоугольного ребра. Полученные результаты сопоставлены с известным аналитическим решением охлаждения ребра при стационарных условиях. Установлено, что нестационарный процесс охлаждения ребра имеет длительность более 2 секунд.

<u>Примечание</u>: Если за заданное время (2 сек) процесс охлаждения ребра успевает перейти в стадию стационарного охлаждения, то в выводе следует указать погрешность численного расчета на этом последнем этапе по сравнению с аналитическим решением.