МИНИСТЕРСТВО ВЫСШЕГО И СРЕДНЕГО / СПЕЦИАЛЬНОГО ОБРАЗОВАНИЯ РСФСР

КУНБЫШЕВСКИЙ ордена ТРУДОВОГО КРАСНОГО ЗНАМЕНИ АВИАЦИОННЫЙ ИНСТИТУТ имени АКАДЕМИКА С. П. КОРОЈЕВА

ЛАЗЕРНАЯ ТЕХНИКА

У тверждено редакционно-издательским советом института в качестве методических указаний лля студентов

КУНБЫШЕВ 1989

Авторы-составители: О. А. Журавлев, И. В. Баранов, В. П. Захаров, А. В. Кислецов, А. В. Кривопустов

УДК 621.375.826(075)

Лазерния техника. Задание 6: Метод. указания к лаборат. работам /Сост. О. А. Журавлев, Н. В. Баранов, В. П. Захаров и др. Куйбыш, авнац. ин-т. 1989-22 с.

Лабораторные работы (задание 6) предназначены для студентов, специализирующихся в области проектирования и эксплуатации энергетических установок, а также инженерно-технических работников предприятий, проходящих переподготовку по лазерной технике на ФПК ПТР и обучающихся на сасцфакультете по специальности «Лазерная техника и технология».

В сборник вощан две лабораторные работы, связанные с обработкой интерферограмм осесимметричных фазовых объектов и численным моделированием энерговклада в газовый разряд атмосферных СО₂—лазеров. Каждой работе предшествует краткая теоретическая часть. Выноднение работ производится на ЭВМ типа ДВК-2М и ЕС 1045.

Лабораторная работа № 2—4 поставлена доцентом Журавлевым О. А. при участии инженера Баранова П. В. В постановке лабораторной работы 2—3 участвовали доценты Захаров В. П., Кислецов А. В., а также инженеры Баранов П. В. и Кривопустов А. В.

Рецензенты: И. Д. Быстров, И. Л. Клюкач

Лабораторная работа № 2—3

ЧИСЛЕННОЕ МОДЕЛИРОВАНИЕ РЕЖИМА ВВОДА ЭПЕРГИИ В ГАЗОВЫЙ РАЗРЯД АТМОСФЕРНОГО ДАВЛЕНИЯ

Цель работы: изучение условий формирования объемного разряда в плотных газах, оптимизация режимов ввода энергии в разрядную камеру CO_2 —лазера; ознакомление с системой уравнений для описания развития одномерного разряда; изучение программы численного расчета энерговклада; обработка и анализ результатов численного моделирования условий энерговклада.

Возбуждение объемного разряда в электроразрядных (ЭР) СО₂—лазерах атмосферного давления достигается несколькими способами:

малой длительностью разряда по сравнению с длительностью формирования искрового канала;

ограничением плотности разрядного тока в степени, достаточной для предотвращения контрагирования;

предварительной понизацией рабочей среды, что значительно повышает устойчивость объемного разряда.

Наибольшее распространение получил способ, заключающийся в предыопизации газа УФ-излучением вспомогательного разряда с последующей подачей импульсного напряжения на основной разрядный промежуток. На рпс. 1 приведена типовая электричсская схема формирования объемного разряда, в которой предыопизация смесн газов, движущихся со скоростью V, обеспечивается УФ-излучением искровых каналов И, возникающих при закорачивании емкости C_1 с помощью тиратрона T, так как $C_2 \ll 0.4C$ и промежуток И в несколько раз короче основного межэлектродного промежутка.

Для оптимизации режимов ввода эпергии в CO_2 —лазер атмосферного давления пеобходимо согласовать характеристики системы электропитация и газоразрядной камеры с параметрами объемного самостоятельного разряда. Для этого необходимо провести моделирование процесса развития самостоятельного разряда, основываясь на совместном решении системы уравнений, характеризующей процессы в электрической цепи питания лазера, и системы уравнений, описывающей плазму разряда.

ОСНОВНЫЕ УРАВНЕНИЯ

Исходная система уравнений, описывающая динамику самостоятельного разряда, обычно включает уравнения переноса для заряженных частиц, уравнение Пуассона для электрического поля и в одномерном приближении имеет вид [1]:

$$\frac{\partial n_e}{\partial t} + \frac{\partial}{\partial x} v_e n_e = \alpha v_e n_e - \beta n_e n_i,$$

$$\frac{\partial n_e}{\partial t} - \frac{\partial}{\partial x} v_i n_i = \alpha v_e n_e - \beta n_e n_i,$$

$$\frac{\partial E}{\partial x} = 4 \pi e (n_i - n_e).$$
(1)

Здесь катод находится в точке x = 0; анод — в точке x = d, *n*_e, *n*_i — концентрации электронов и понов; *v*_e; *v*_i — дрейфовые скорости электронов и понов; α и β — коэффициенты ионизации и рекомбинации.



Рис. 1. Электрическая схема импульсно-периодического разряда: С1--рабочая емкость; С2-емкость вспомогательного разряда, Т-тиратрон ТГИ1-1000/25; R3-зарядное сопротивление; L-индуктивность; И-искровой предыонизатор

Система (1) дополняется уравнениями для источника питания разряда и рассматривается при определенных начальных и граничных условиях. Для описания источника питания разряда необходимо составить эквивалентную электротехническую цепь с сосредоточенными параметрами. Для случая на рис. 1 такая цепь представляет собой RLC — контур (рис. 2), состоящий из накопительного конденсатора $C_{\rm H}$, активного сопротивления цепи R, сопротивления плазмы $R_{\rm p}$ и конструктивной индуктивности L, которая складывается из собственной индуктивности конденсатора $L_{\rm c}$, индуктивности кабельных линий $L_{\rm k}$ и индуктивности вводов и соединений $L_{\rm b}$. Обычно при конструировании лазеров обеспечивается выполнение условия

$$L_{\rm k}, L_{\rm B} \ll L_{\rm c}, R \ll R_{\rm p},$$

(2)

и, следовательно, в расчете можно пренебречы электрическими параметрами рассредоточенных подводящих контуров. Тем не менее необходимо проверять выполнение условия (2), которое может нарушаться, например, при значительном удалении системы питания от газоразрядной камеры.

В современных лазерах большой апертуры (межэлектродное расстояние d > 10 см) требуются высокие значения импульсных напряжений $(U > 10^2$ кВ) [2], которые уже невозможно обеспечить с помощью одного конденсатора. Необходимо



Рис. 2. Эквивалентная элскгрическая схема: С_п—эквивалентная смкость; U₀—ударное напряжение; L—конструктивная индуктивность; R_p—сопретивление влазмы разряда; R активное сопротивление; P разрядник

создавать конденсаторные батарен или генераторы с умножением напряжения [3]. Схема простейшего генератора импульсов напряжения Маркса приведена на рис. З. Здесь и конденсаторов, смкостью С каждый, соединяются параллельно и заряжаются от источника



Рис. 3 Принципиальная схема генератора импульсов напряжения Маркса: С — накопительные конденсаторы; Р₁ ... Р_{n+1} — управляемые разрядлики; R₀ — зарядное сопротивление; r — демифирующее сопротивление; R_p — сопротивление нагрузки; ·ИП — источник напряжения зарядки

питания ИП через зарядные сопротивления R_0 до напряжения U_4 . Далее, подавая на разрядник P_1 управляющий сигнал, производится одновременное срабатывание разрядников $P_1,..., P_{n-1}$. Приэтом все конденсаторы соединяются последовательно и на сопротивление нагрузки R_p (плазма газового разряда) подается импульс напряжения $U_0 \approx nU_1$. Схема замещения генератора импульсов напряжения Маркса совпадает с приведенной на рис. 2, где $C_n = C/n; U_0 = nU_1 R = nr; L = n(L_c + L_p + L_k); L_c, L_p, L_k — ип$ дуктивности конденсатора, разрядника и кабельных соединенийодного звена генератора Маркса. Олновременное вкдючение разрядников P₁,..., P_{n+1} соответствует в эквивалентной схеме включению одного разрядника P.

Ток разряда *Г*можно определить через характеристики разрядной плазмы:

$$I = en_e v_e S + en_i v_i S, \tag{3}$$

где S – площадь поперечного сечения разряда (как правило, она совпадает с площадью катода). Дрейфовые скорости электронов v_e и ионов v_i линейно зависят от приведенной напряженности поля E/P:

$$v_{e,t} = \mu_{e,t} (E/P), \qquad (4)$$

где *Р* — давление газовой смеси, исл — подвижность зарядов;

$$E = U_{\rm p}/d; \tag{5}$$

 $U_{\rm p} = IR_{\rm p}$ — напряжение на разрядном промежутке с межэлектродным расстоянием d. Поскольку подвижность частицы обратно пропорциональна ее массе, то

$$\mu \gg \mu_{l}. \tag{6}$$

Из (6) следует, что в системе (1) члены, содержащие v_i , можно опустить. Это эквивалентно учету только движения электронов на неподвижном понном фоне. В самостоятельном газовом разряде с предыонизацией обеспечивается воспроизводство электронов в области, покидаемой ими при дрейфовом движении к аноду, поэтому плазму разряда можно считать квазинейтральной, т. е. $n_e \approx n_i$. Кроме того, будем считать предыонизацию разряда определяется выражением

$$R_{\rm p} = \frac{P d}{e n_e \mu_e S} \quad . \tag{7}$$

Упрощая систему уравнений (1) и применяя законы Кирхгофа к эквивалентной схеме, приведенной на рис. 2, получаем самосогласованную систему уравнений, описывающую вклад энергии W в ЭР-лазер атмосферного давления:

$$dW/dt = I^{2} R_{p},$$

$$R_{p} = Pd/e n, \mu_{e} S,$$

$$dn_{e}/dt = \alpha \mu_{e} \frac{E}{P} n_{e} - \beta n_{e}^{2},$$

$$I. dI/dt + RI + R_{p}I = U_{e},$$

$$dU_{e}/dt = -I/C_{B}.$$
(8)

Система уравнений (8) должна быть дополнена начальными условиями: при t = 0 $n_e = n_0$, $U_c = U_0$, W = 0. (9)

Как показывают расчеты, режим ввода энергии слабо зависит от начальной концентрации электронов n_0 , если предыонизатор лазера обеспечивает выполнение условия $n_0 \gg n_{0 \text{ кр}} = 10^{13} \dots 10^{14} \text{ м}^{-3}$.

Значения подвижности µ_c, коэффициентов нонизации а и рекомбинации β, входящих в систему уравнений (8), как правило определяются экспериментально [4—6]. Обработка результатов экспериментов позводила сформулировать следующие эмпирические зависимости:

$$\frac{\alpha}{P} = A \exp \frac{-B}{EP}, \qquad (10)$$

$$A = \sum_{\kappa} A_{\kappa} D_{\kappa}, \ B = \sum_{\kappa} B_{\kappa} D_{\kappa},$$
(11)

$$\boldsymbol{\mu}_{\boldsymbol{\kappa}} = \sum_{\boldsymbol{\kappa}}^{*} \boldsymbol{\mu}_{\boldsymbol{\kappa}} D_{\boldsymbol{\kappa}}, \qquad (12)$$

где D_{κ} — относительные парциальные давления газа «к» в смеси; $A_{\kappa}, B_{\kappa}, \mu_{\kappa}$ — постоянные, приведены в таблице.

Компонент смеси	.1 _к , м ⁻¹ · Па ⁻¹	$B_{k} = \frac{B}{M + \Pi a}$	$\mu \approx \frac{M^2 \cdot \Pi a}{B \cdot c}$
CO_2	15	350	1,18 - 104
N_2	9	257	104
He	2.0	25.6	3,8 - 105

Значения коэффициентов Ак, Вк и параметра и к

Коэффициент рекомбинации в практически не зависит от напряженности электрического поля, давления газа и состава смесч (для относительных парциальных давлений $D_{CO2} < 0.35$ d $0.15 < D_{X2} < 1.0$) и равен $(0.5 \dots 2) \cdot 10^{-13}$ м³ · с⁻⁴. Наблюдаемые расхождения в экспериментальных значениях в в основном связаны с конкретными условиями эксперимента, стененью чистоты газов, наличия примесей паров воды и кислорода. Однако, как показывают расчеты, изменение коэффициента рекомбинации в два раза по сравнению с $\beta = 10^{-13}$ м³ · с⁻¹ слабо сказывается на характеристиках дазера. Так, вкладываемая энергия при этом меняется не более чем на 7 %. В связи с этим можно считать коэффициент в постоянным для любых режимов работы CO_2 — дазера.

опислиие программы

Система уравнений для определения энсрговклада может быть решена лишь численными метолами с помощью ЭВМ. Программа SPARKLE на языке FORTRAN реализует это численное решение.



Рис. 4. Блок--схема программы: 1-исходные данные; 2--определение переменного шага; 3-подпрограмма PRMT рассчитывает правые части уравнений системы; 4-подпрограмма QUTP производит численное интегрирование с начальными условиями; 5- нечать результатов

Блок-схема приведена на рис. 4. Основой алгоритма является метод Рунге—Кутта для решения систем дифференциальных уравнений первого порядка. Программа работает в диалоговом режиме и реализована на ЭВМ типа ЕС 1045.

Перед работой необходимо подготовить следующие начальные данные:

D — межэлектродное расстояние, м;

S --- илощадь электродов, м²;

R --- активное сопротивление цени, Ом;

C — емкость накопительного конденсатора, Φ ;

L - индуктивность разрядной цени, Ги;

UC — зарядное напряжение на копленсаторе, В;

ЕС — начальная концентрация электронов, м⁻³;

Р — давление смеси газа, Па;

D1, D2, D3 — парциальные давления газов CO₂, N₂, He.

По окончании работы программы на печать выводятся результаты счета в виде таблицы:

Т --- текущее время, с;

DT — шаг интегрирования, с;

I — ток разряда, А;

N -- концентрация электронов в разряле, м-3:

W — вкладываемая энергия, Дж;

UC --- напряжение на конденсаторе, В:

RP — сопротивление плазмы, Ом;

Е/Р — напряженность электрического поля —

W/T — скорость изменения вкладываемой энергии, Дж/с.

ПРИМЕР СЕАНСА РАБОТЫ С ПРОГРАММОЙ

В данном примере строки, отмеченные цифрами в скобках, вволятся студентом. Неотмеченные строки вводит ЭВМ. Пароль на экране не высвечивается.

(1) *LOGON* имя ВМ ВВЕДИТЕ ПАРОЛЬ:

(2) ВМ ЗАРЕГИСТРИРОВАНА; 17:00:59 МСК ВТОРНИК
02/06/88 ПДО ИЗД 02 ИЗМ 24/04/87 10:14:01
Г: ВР = 0.01/0.01 17:01:07

- (4) Bledume D, B, R, C, 1 no x 5 [10 4 *
- (5) Ø.7000E=01,0.5600Ξ=01 0 m.∂ B8e3ume: UC, Ξ∅, ₽ no * 3 E 10.4 *
- (6) D. 15DOE + 05, D. 1000E + 16, D. 1000E + 06 BEEDUME: D1, D2, D3
- (7) Ø.1000E + 00, 0.1200E + 00, 0.8000E + 00 ERASE SPARKLE TEXT R:T=5.8100 11.21.59
- (8) PRINT REBULT(9) LOGOFF

CEAHC = 00:23:28

ВМ ЗАВЕРШИЛА РАБОТУ; 17:24:46 МСК ВТОРНИК 02/06/88

- (1) запуск виртуальной машипы;
- (2) ввод пароля;
- (3) вызов программы на решение;
- (5) ... (7) ввод неходных данных;
- (8) -- вывод результатов на нечать;
- (9) выход из сеанса.

! Ввод строки осуществляется нажатием клавиши <ВВОД>!

Задание 1

1. Выполнить расчет параметров плазмы для ЭР СО₂ — лазера со следующими исходными данными: d = 0,12 м, $S = 0,12 \times 1,2$ м², состав смеси СО₂:N₂:He = 1:1:6, $P = 10^5$ Па, $n_0 = 10^{15}$ м⁻³, C = 0,2 мкФ, L = 0,9 мкГ, $U_0 = 250$ кВ.

2. Произвести обработку результатов расчетов. Определить по графикам характерные значения параметров τ_1 , τ_2 , τ_3 , $W_{\text{макс}}$, E/P, R_p^* , n_*^* (* — оптимальный параметр).

Задание 2

Найти оптимальное значение энергии, вкладываемой в разрядную камеру ЭР СО₂ — лазера со следующими нараметрами: $d = 0.07 \text{ м}, S = 0.07 \times 0.8 \text{ м}^2$, состав смесн СО₂:N₂:He = 1:1:8.

d = 0.07 м, S = 0.07 × 0.8 м², состав смесн СО₂:N₂:He = 1 : 1 : 8. $n_0 = 10^{15}$ м⁻³, R = 0.1 Ом, C = 0.25 мкФ, L = 1 мкГ, $P = 10^5$ Па Для получения самосогласованного режима работы источника питания выполнить расчеты при значениях напряжения $U_0 = 110$; 120; 130 кВ.

Задание З

1. Выполнить расчет параметров плазмы для ЭР CO_2 — лазера со следующими исходными данными d = 0.15 м, $S = 0.15 \times 1 \text{ м}^2$, состав смеси $CO_2 : N_2 : \text{He} = 1 : 2 : 7$, $P = 10^5 \text{ Па}$, $n_0 = 10^{14} \text{ м}^{-3}$, C = 0.25 мкФ, $U_0 = 250 \text{ кВ}$ для трех значений индуктивности L = 0.8; 0.9 и 1 мкГи.

2. Провести обработку результатов расчетов "объяснить влияние индуктивности разрядной цени на нараметры плазмы, длительность разряда.

АНАЛИЗ РЕЗУЛЬТАТОВ ЧИСЛЕННЫХ РАСЧЕТОВ

На рис. 5 приведены типичные зависимости папряженности поля Е, плотности тока j = I/S, сопротивления илазмы R_p , вкладываемой энергии W и электронной концентрации *n* в разряде, получаемые в результате работы программы *SPARKLE*.

Характер данных кривых позволяет подразделить развитие самостоятельного разряда на три последовательные стадии. Первая стадия ($0 < t < \tau_1$) характеризуется ростом напряжения на разряде до максимального значения $E_0 = U_p/d$, время достижения которого $\tau_1 > 3L/R_p(0) = 10^{-9} \dots 10^{-11} c$ (13)

зависит только от начальной концентрации электронов n_0 (т. к. $R_p(0) - n_0^{-1}$) и конструктивной индуктивности L. На второй стадии ($\tau_1 < t < \tau_2$) — стадии формирования самостоятельного разряда — напряженность поля резко падаст из-за эффективного размножения электронов проводимости за счет высокой скорости нонизации. Сопротивление плазмы также падает, хотя и остается достаточно высоким. Илотность тока и вкладываемая энергия



Рис. 5. 1—напряженность поля; 2 плотность тока; 3—сопротивление разряда;4—вкладываемая энергия; 5—концентрация электронов в разряде

малы. Время те зависит от величниы E_0 и концентрации n_0 и при инзких их значениях может быть достаточно большим (-1 мкс). В этом случае возможен локализованный искровой пробой, так как обычно E_0 превышает пробивное значение напряженности $E_{\rm кр}$ для данного газа. Третья стадия ($\tau_2 < t < \tau_3$) характеризуется основным вводом энергии в разрядную область. Следует отметить, что квазистационарное значение напряженности E^* , полученное в расчете по программе SPARKLE, хорошо совпадает с эмпирической экспериментальной зависимостью [7]

$$E^* = \frac{24 \left(P_{e02} + P_{\Lambda 2} \right) + 7 P_{He}}{P_{e02} + P_{\Lambda 2} + P_{He}} \quad , \tag{14}$$

где Р_{с.02}, Р_{х2}, Р_{не} — парциальные давления компонент смеси.

Программа SPARKLE нозволяет, варьируя параметры L, C, E0, пайти «самосогласованный» режим работы источника питания. На рис. 6 приведены качественные зависимости напряжения на



Рис 6. Режимы вклада энергин: 1-апериодический; 2-согласованный: 3-колебательный

разряде от времени для разных значений U_0 , задающих апериодический ($U_0 < U_{ont}$), согласованный ($U_0 = U_{ont}$) и колебательный ($U_0 > U_{ont}$) режимы. При согласованном режиме обеспечивается максимальный вклад эпергии за минимальное время $t_u \approx \pi \sqrt{CL}$ для выбранной конструкции лазера.

КОНТРОЛЬНЫЕ ВОПРОСЫ

1. Назовите основные способы формирования объемного разряда в плотных газах.

2. Проведите обоснование и получите рабочую систему уравиений для расчета параметров плазмы и онтимизации режимов ввода эпергии в разрядную камеру ЭР СО₂ — лазера.

3. Перечислите требования к элементам системы электронитания ЭР *СО*₂—лазеров атмосферного давления.

4. Объясните принцип работы генератора имиульсного напряжения Маркса.

5. Каково влияние параметров n_0 и U_0 на условня эперговклада в разряд?

6. Как определяются параметры це, а, в в условнях разряда в смеси газов?

7. Какова роль емкости С в схеме лазера, приведенной на рис. 1?

8. Каков смысл «самосогласованного» режима работы источника питания лазера?

БИБЛНОГРАФИЧЕСКИЙ СПИСОК

1. Жиравлев О.А., Шепеленко А. А. Газовый разряд в СО2-лазерах КуАИ. Куйбышев, 1988. – 59 с.

2. Гейман В. Г., Генкин С. А., Клименко К. А. Особенности формирования самостоятельного объемного разряда в больших межэлектродных промежутках. Журнал технической физики. 1985. № 12. С. 2347-2353.

3. Месяц Г. А. Генерирование мощных наносекундных импульсов. - M. Cob.

радно, 1974.—256 с. 4. Браун С. Электромагнитные процессы в нлазме газового разряда.—М.: Атомиздат, 1951.—374 с.

5. Ретер Г. Электронные давины и пробой в газах.-М.: Мир. 1968.-400 с. 6. Гордиец Е. Ф., Осипов А. И., Шелепин Л. А. Кинстические процессы в газах и молекулярные лазеры.—М.: Наука, 1980.—510 с.

7. Горячкин Д. А. Игуртанов В. М., Калинин В. П. СО₂-лазеры атмосферного и сверхатмосферного давления с самостоятельным разрядом -- Изв АН СССР. Сер. физ. 1982. № 10.-С. 1877-1885.

Лабораторная работа № 2-4.

МАТЕМАТИЧЕСКАЯ ОБРАБОТКА ИНТЕРФЕРОГРАММ ГАЗОВЫХ ПОТОКОВ

Цель работы: Изучение метода обработки интерферограмм осесимметричных фазовых объектов; ознакомление с методикой решения интегрального уравнения Абеля; изучение оптической схемы экспериментальной установки; изучение методики обработки интерферограмм газовых потоков с помощью ЭВМ.

Во многих вопросах газовой динамики ставится задача измерения параметров газового потока. Большей частью эти измерения проводятся с помощью датчиков. Измерения с помощью датчиков имеют несомненные достоинства, но и определенные недостатки. Датчики вносят в поток возмущения, меняя в какой-то степени структуру потока. Кроме того с помощью датчиков, очевидно, возможны только локальные измерения. В этом отпошении значительные удобства представляют оптические методы измерения: теневые, интерференционные и др. Вместе с тем, несмотря на ряд преимуществ, оптические методы еще не нашли достаточно широкого применения. Это, по-видимому, связано с трудностями, возникаюцими при интерпретации полученных результатов. В данной работе рассмотрены вопросы количественной обработки интерферограмм прозрачных сред с неоднородным показателем преломления. С показателем преломления можно связать плотность жидкостей, газов, их температуру, плотность электронов в плазме, концентрацию химических составляющих в реагирующих газах, а также механические напряжения в прозрачных моделях твердых тел.

АНАЛИЗ ЧИСЛЕННЫХ МЕТОДОВ РЕШЕНИЯ УРАВНЕНИЯ АБЕЛЯ

В интерференционных методах диагностики фазовых объектов (прозрачная среда) все измерения сводятся к измерениям показателей преломления по сдвигу полос на интерферограмме. Наиболее распространен осесимметричный фазовый объект в виде реактивных и тепловых струй, пламен, плазменных дуг. Введем координатиую систему (рис. 1): ось х—параллельно направлению надающего света, ось z— по оси потока; *R*—раднус сечения осесимметричной неоднородности. Измерения можно проводить в любой



Рис. І. Расположение систем координат

илоскости с заданной коордипатой *z* – а. В общем случае показатель преломления

$$n = n \left(x, y, z \right), \tag{1}$$

а для осесимметричных объектов

$$n = n \ (r, z), \tag{2}$$

где *г* — текущее значение раднуса *R*.

Если пренеброчь искривлением лучей, то их траектории будут прямые, параллельные оси *x*.

Пусть для одного плеча интерферометра показатель предомления постояней и равен n_0 , а для другого n(x, y, z). Тогда сдвиг интерференционных полос в долях ширины полосы будет равен (см. рис. 1) [1, 2]

$$q(y, a) = 1/\lambda \int_{A}^{B} \Delta n dx, \qquad (3)$$

гдс $\Delta n = n_0 - n$ илн $\Delta n = n - n_0$. Выбор этих двух выражений определяется просто удобством: удобнее иметь дело с положительными величинами. В цилиндрической системе координат уравнение (3) переходит в интегральное уравнение Абеля [1, 2]

$$q(y, a) = \frac{2}{\lambda} \int_{y}^{h} \frac{\Delta n(r, a) r dr}{\sqrt{r^{2} - y^{2}}} .$$
 (4)

Показатель преломления по смещению полос можно найти с помощью обращенного уравнения Абеля:

$$\Delta n(r,a) = -\frac{\lambda}{\pi} \int_{1}^{R} \frac{\mathrm{d}q(y,a)}{r^{2} - r^{2}} = .$$
 (5)

Это решение точное, но, чтобы им воспользоваться, пужно экспериментально определить функцию q (y, a). Решение (5) чрезвычайно чувствительно к экспериментальным погрешностям определения функции q (y, a), т. е. данная задача относится к классу искорректных задач математики. Поэтому необходимо проводить предварительное «сглаживание» экспериментальных точск q (y, a).

Обычно отыскание Δn (r, a) по экспериментальным значениям q (y, a) проводится численными методами. Их можно разделить на два класса: методы, использующие уравнение (4), и методы, использующие уравнение (5).

По-видимому, впервые численное решелие уравнения (4) для онгических задач было предложено Х. Шардиным. Метод Шардина независимо и для других функций разрабатывался Г. Меккером и др., по более известен как метод Пирса. Обращенное уравненис Абеля (5) использовалось для численного интегрирования [5, 6].

Различные методы расчета отличаются удобством вычисления коэффициентов, трудоемкостью и точностью расчета.

МЕТОЛИКА ЛИНЕЙНОГО ПРИБЛИЖЕНИЯ

В работе изучается простой и паглядный метод численного решения уравнения (4).

Разделим, как обычно, сечение осесимметричной прозрачной неоднородности на *М* кольцевых зон (рис. 2).

Будем считать, что в пределах одной зоны показатель преломления изменяется линейно. Легко показать, что в таком случае оптическая разпость хода в пределах одной зопы по липии К будет

$$\delta_i = l_{i\kappa} \Delta n_i$$

где Δn_i — разность показателей преломления для середины *i-*и зоны, $l_{i\kappa}$ — геометрическая длина пути.

Из рис. 2 видно, что $l_{i\kappa} = 2(AC - BC)$.

Так как
$$OA = \frac{R}{M}$$
 i, $OB = \frac{R}{M}$ (*i*-1), $OC = \frac{R}{M}$ *K*,

гле

$$l_{i\kappa} \Delta n_i = -\frac{2R \, \Lambda n_i}{M} - a_{i\kappa}, \tag{6}$$

$$\begin{aligned} a_{is} &= V \overline{i^2 - K^2} - V \overline{(i-1)^2 - K^2} & \text{при } i > K \\ a_{is} &= 0 & \text{при } i < K. \end{aligned}$$
 (7)



Рис. 2. Кольцевые зоны для вычисления разности хода лучей

В таблице приведены значения коэффициентов $a_{i\kappa}$, полученные согласно (7), когда исследуемый объем среды разбит на M = 10 кольцевых зон.

K	1										
	1		2	3	1 1	1 5 1	6	7	8	9	10
0	L	1		1	1	I	L	I	1	1	1
1		1.7	32	1,096	1,045	1.026	1.017	1,012	1.009	1,007	1,006
2				2.236	1.228	1.118	1.074	1,051	1,038	1,029	1.023
.3					2.646	1,354	1,196	1,128	1,092	1,069	1,05-
+						3.000	1,472	1.272	1,184	1,134	1,103
5							3,317	1.582	1,346	1.238	-1,177
6								3,606	1,686	1,417	1,292
7									3,873	1.784	1,485
×										4.123	1.877
9											4,359

При наблюдении вдоль прямой, проходящей через центр *К*-й зоны, измеряемая величина q_{κ} может быть представлена как сумма докальных значений Δn_i от $i = \kappa + 1$ до i = M с определенными коэффициентами $a_{i\kappa}$:

$$q_{\kappa} = \frac{2R}{M\lambda} \sum_{i=k+1}^{n} a_{i*} \Delta n_i.$$
(8)

Задача нахождения Δn_i сводится к решению системы линейных уравнений (при M = 10):

$$a_{1,0} \Lambda n_1 + a_{2,0} \Lambda n_2 + \dots + a_{10,0} \Lambda n_{10} = \frac{M \lambda}{2R} q_0,$$

$$a_{2,1} \Lambda n_2 + \dots + a_{10,1} \Lambda n_{10} = \frac{M \lambda}{2R} q_1,$$
 (9)

 $a_{10,9} \wedge n_{10} = \frac{M \lambda}{2R} - q_9.$

Такая система уравнений иногда называется треугольный из-за своего виешиего вида. Решение системы (9) начинают с последнего уравнения. Найденное значение Δn_i подставляют в предыдущее уравнение и находят Δn_{i-1} и т. д. Обычно этот метод решения называют методом исключения или методом Гаусса [7]. В общем виде система (9) записывается как

$$\sum_{i=-\kappa+1}^{M} a_{i} \Delta n_{i} = \frac{M\lambda}{2R} q_{\kappa}, \ \kappa = 0, \ 1, \ 2, \ 3, \ ..., \ (M-1).$$
(10)

ПОГРЕШНОСТИ ОБРАБОТКИ ИНТЕРФЕРОГРАММ

При обработке результатов возникают погрешности, которые определяются несколькими факторами: анпрокенмацией подынтегральной функции при решении уравнения. Абеля с последующим его интегрированием; точностью измерсияя смещения интерференционных полос; отклонением реальных физических условий от принятых идеалызаций (например, отклонением конфигурации исследуемого объекта от осевой симметрии); рефракцией световых лу чей, проходящих через онтическую исоднородность. Рассмотрим влияние этих факторов на точность измерения.

Как показывает апализ результатов сравнения различных способов алгебраизации на молульных функциях, анпрокенмация ошноки незначительна и составляет примерно 1 %. Она может быть оценена в каждом конхретном случае с помощью численного моделирования.

Важной процедурой при обработке интерферограмм является

измерение смещения интерференционных полос. Измерение смещения полос осуществляется либо визуально, либо с помощью ком паратов и измерительных микроскопов. Точность увеличивается. если обрабатываются полосы с меньшей относительной шириной. При измерении смещения основная трудность заключается в нахождении середины полосы. Эта задача упрощается при использовании фотометрических методов. Ошнбка при измерении смещения нолос приводит к существенному возрастанию ошноки в определении распределения показателя преломления. Эта ошибка из-за неточного определения смещения полос возрастает пропорциональпо М¹²в то время, как ошнбка аппроксимации уменьшается с увеличением зон пропорционально М -52.

В схемах двухлучевых интерферометров точность измерений смещения полос составляет 0,1 ... 0,01.

К существенным ошибкам может привести отклонение луча света в результате преломления в исследуемом объекте. В случае применения интерферометрии для объектов со значительными Δn (плазменный канал) требуется проверять достоверность результатов обработки интерферограмм дополнительными исзависимыми методами лиагностики.

ЭКСПЕРИМЕНТАЛЬНАЯ ЧАСТЬ

Изичение оптической схемы интерферометра

Оптическая схема интерферометра (рис. 3) собрана на скамье голографической установки УИГ--1М с использованием се юстировочных узлов. Одномодовое излучение лазера / (ЛГ52-1) проходит через днафрагму 2 и расширяется объективом 3 (ОКП1-35). С помощью полупрозрачного зеркала 4 излучение разделяется на два пучка 4-5-4' и 4-5'-4'. Интерференционное поле лиаметром примерно 60 мм локализуется на матовом стекле 7 и имеет однородную структуру при расстоянии мсжду полосами примерно 0,3 мм. В плечо 5-4' интерферометра вводится фазовый объект S в виде потока нагретого воздуха, истекающего с малой скоростью (0,5...1 м/с) из дюритовой трубки. Данная модель позволяет подагать, что давление воздуха Р сопst и изменения показателя преломления и плотности воздуха происходят вследствие изменения температуры ΛT :

$$\Lambda n = \mathbf{K} \Lambda \varrho = \varrho \cdot \frac{\Lambda T}{T} \quad (11)$$

где К — коэффициент Гладстона – Дейла (К = 2,26 · 10 · 4 м³ · кг · ·): ∆о — изменение плотности газа; Т — температура холодного воздуха.









Подготовка исходных данных для обработки интерферограммы

1. Получить интерферограмму.

2. Определить необходимое для расчета количество зон М

3. Разбить рассматриваемую интерференционную полосу на заданное число зон.

4. Измернть смещение полосы в каждой зоне. Измерения в каждой зоне проводятся дважды: до верхней и пижней границ полосы (q' и q''). Получаем двухмерную матрицу смещений (q_1, q_2), в которой по строкам расположены смещения, соответствующие определенной зоне.

5. Определить по интерферограмме общую протяженность изучаемого участка полосы, которая соответствует размеру пеоднородности в изучаемом объекте.

Ввод исходных данных в ЭВМ

Система уравнений (10) для определения показателя преломления решается с помощью ЭВМ типа ДВК—2М. Блок-схема программы приведена на рис. 4. Программа работаст в дналоговом режиме. Во время работы программы необходимо ввести следующие начальные данные:

- *М* количество зон разбиения, шт.;
- Q1 матрица смещений, мм;
- DLIVOL длина волны, м; DLINEO — размер неодпородности, мм;

 $\mathbf{21}$

Z1 — масштабный размер, мм;

Z2 — размер масштабного фактора на интерферограмме, мм;

М1 — число компонент газа, шт.;

VS — матрица весового состава, %;

VGD — коэффициенты Гладстона — Дейла, м³/кг.

По окончании работы на печать выводятся результаты счета в табличном виде:

М — номер зоны;

Q — сглаженная матрица смещений;

N - показатель преломления;

о — плотность, газа, кг/м³;

 \tilde{T} — температура, °С.

ВНИМАНИЕ! Внимательно следите за вопросами на терминалс и правильно отвечайте на них.

PAGOTA C 3BM

1. Загрузка операционной системы проводится только преподавателем.

2. Сигналом готовности терминала к работе является появление точки в левом нижнем углу. После появления точки можно подавать команду управления.

3. Запуск программы на решение осуществляется оператором *PUN — STUDENT*.

4. Внимательно следите за вопросами на дисилее.

- ВНИМАНИЕ! а) Ввод исходных данных осуществляется клавишей *<CR>*;
 - б) стирание неверного символа осуществляется клавишей <*DEL*>;
 - в) перед вводом данных в машину еще раз проверьте их — исправить ошибку в данных легче на этом этапе, чем после ввода их в ЭВМ.

5. Отключение ЭВМ производится только преподавателем.

КОНТРОЛЬНЫЕ ВОПРОСЫ

1. Назовите известные вам методы исследования оптически прозрачных объектов. В чем преимущество интерференционного метода?

2. Назовите приближенные методы решения уравнения Абсля.

3. Какие виды погрешностей возникают при интерферометрических исследованиях? Методы борьбы с ними.

4. Объясните методику определения величины смещения интерференционных полос.

5. Чем объясняется ширипа интерференционных полос на экране?

6. Каково назначение объектива и днафрагмы в оптической схеме интерферометра?

7. Можно ли применять рассмотренный метод обработки интерферограмм для плазменных объектов (электрической дуги, искры)?

8. Какие виды фазовых объектов исследуются с помощью интерферометрии?

9. Как геометрия фазового объекта влияет на методику обработки интерферограмм?

10. Как определить коэффициент Гладстона-Дейла для смеся газов?

БИБЛИОГРАФИЧЕСКИЙ СПИСОК

1. Скотников М. М. Тепевые количественные методы в газовой динамике.---М.: Наука, 1976.—159 с.

2. Кузнецова Э. И. Щеглов Д. А. Методы диагностики высокотемпературной плазмы.—М.: Атомиздат, 1974.—159 с.

3. Финкельбург В., Меккер Г. Электрические дуги и термическая изазма.--М.: Изд-во нностр. лит., 1962-369 с.

4. Пирс У. Д. Расчет распределения по раднусу фотонных излучателей в симметричных источниках // Получение и исследование высокотемпературно. плазмы: Сб/ Ред. В. А. Фабрикант.—М.: Изд-во пностр. лиг., 1962.—221 с. 5. Бабичев Ю. Д., Емельянов В. А., Скотников М. М. Опыт расчетов со-

симыстричного распределения показателя преломления // Физические методы исследования прозрачных неоднородностей: Сб./ ДНТП.—М., 1975. С. 81—86. 6 Васильев Л. А. Теневые методы.—М.: Наука, 1968.— 210 с. 7. Мак-Кракен Д., Дорн У. Численные методы и программирование на

ФОРТРАНС.-М.: Мир. 1977.--584 с.

Составители: Журавлев Олег Анатольевич, Баранов Игорь Владимирович, Захаров Валерий Павлович. Кислецов Александр Васильевич. Кривопустов Александр Викторович

ЛАЗЕРНАЯ ТЕХНИКА

Задание б

Редактор А. П. Захардяева Техн. редактор Н. М. Каленюк Корректор Н. С. Куприянова

Сдано в набор 24.11.89 г. Подписано в печать 15.01.90 г Бумага оберточная. Гарнитура литературная. Нечать высокая. Усл. п. л. 1.37. Уч.-изд. п. 1.36. Т. 300 экз. Заказ 1045. Бесплатно.

Куйбышевский ордена Трудового Красного Знамени авиационный институт имени академика С. П. Королева 443086, Куйбышев, Московское шоссе, 34.

Тип. ЭОЗ Куйбышевского авиационного института, 443001. Куйбышев, ул. Ульяновская, 18