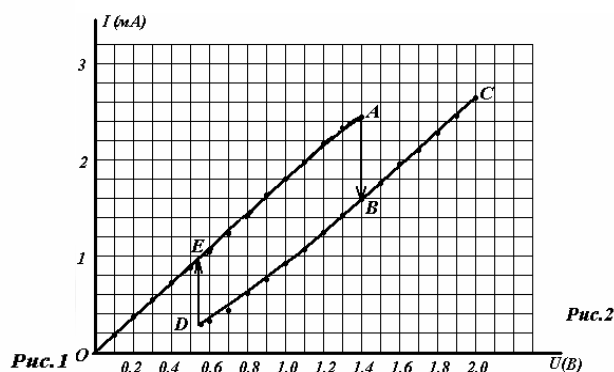
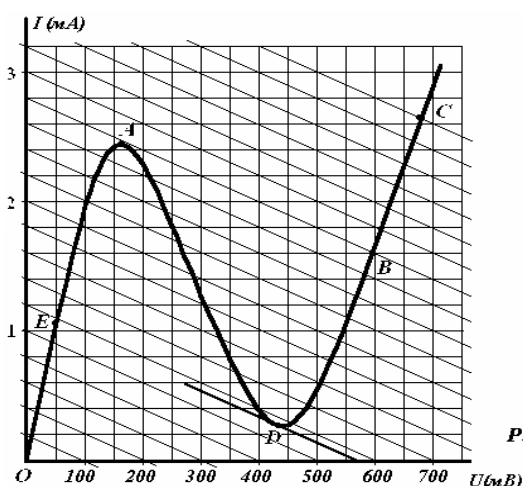


Далее, при медленном увеличении напряжения в системе не возникает никаких причин «перескочить» на ветвь DC , поэтому будут реализовываться состояния, соответствующие участку EA .

При достижении точки A , опять остается единственная точка



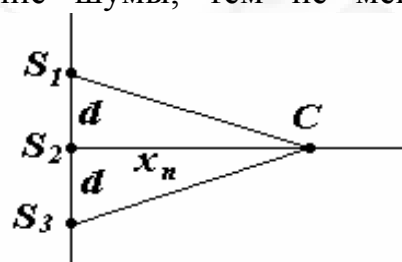
пересечения, но уже на участке BC , поэтому при дальнейшем увеличении напряжения будут реализовываться состояния, соответствующие этой ветви.

При обратном изменении напряжения, ситуация аналогична, только процесс пойдет по пути CBD , далее скачкообразный переход в точку E , затем по участку EO . Таким образом, в данной цепи реализуется своеобразная петля гистерезиса - значение силы тока при напряжениях источника от 560 мВ до 1200 мВ зависит от предшествующего состояния системы.

11.2 В данном случае наблюдается явление интерференции звуковых волн. На полученную зависимость громкости звука от координаты накладываются посторонние шумы, тем не менее, интерференционные максимумы прослеживаются достаточно четко. В предположении, что все источники излучают синфазно, условие максимума имеет вид - разность хода Δl между волнами от S_1, S_3 и S_2 должна равняться целому числу длин волн:

$$\Delta l = \sqrt{x_k^2 + d^2} - x_k = k\lambda . \quad (1)$$

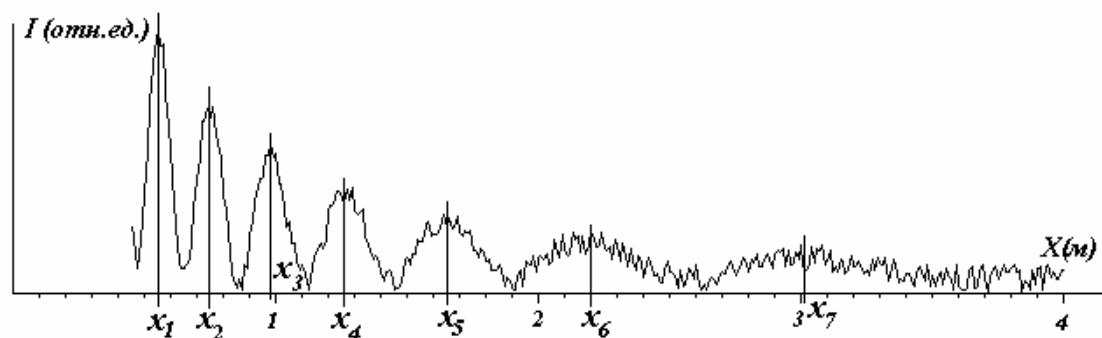
где x_k - координата k -го максимума. По представленному графику мы не можем определить порядок максимума, поэтому пронумеруем их в порядке следования x_n . Определим по графику численные значения координат максимумов и для каждого из них по формуле (1) вычислим значение разности хода Δl_n , тогда разности $\Delta l_n - \Delta l_{n-1}$ должны приближенно равняться длине звуковой волны. Зная длину



волны λ и ее частоту ν скорость волны c можно вычислить по формуле

$$c = \lambda \nu. \quad (2)$$

Результаты обработки графика представлены на рисунке и в таблице.

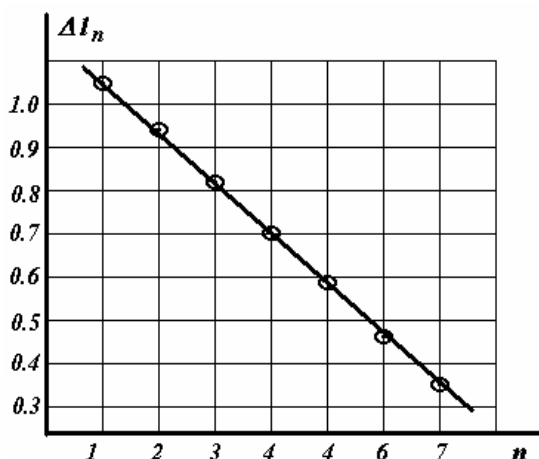


n	x_n	Δl_n	$\Delta l_n - \Delta l_{n-1}$
1	0,53	1,06	
2	0,75	0,93	0,13
3	0,98	0,80	0,13
4	1,27	0,69	0,11
5	1,68	0,57	0,12
6	2,20	0,46	0,11
7	3,02	0,35	0,11

Как следует из полученных результатов, сделанные предположения подтверждаются, различия в последнем столбце могут быть отнесены на счет неточностей снятия данных из исходного графика. Чтобы увеличить точность определения длины волны и оценить ее погрешность можно обработать данные последнего столбца стандартными методами обработки результатов измерений. В этом случае окончательный результат

$\lambda = (0,12 \pm 0,02) \text{ м}$. Тогда скорость звука $c = (3,5 \pm 0,6) \cdot 10^2 \text{ м / с}$.

Более предпочтительной является обработка графическим методом с использованием метода наименьших квадратов. Построим график зависимости разности хода Δl_n от номера n .



Все точки этого графика ложатся на одну прямую, коэффициент наклона которой равен длине волны. Расчет этого коэффициента по методу наименьших квадратов приводит к результату

$$\lambda = (0,118 \pm 0,012) \text{ м}$$

Соответственно скорость звука

$$c = (3,5 \pm 0,3) \cdot 10^2 \text{ м / с}$$

Как видите, графическая обработка приводит к тому же численному значению, но с меньшей погрешностью.

Строго говоря, из-за уменьшения амплитуды звуковых колебаний по мере удаления от источника положения максимумов интенсивности несколько отличаются от тех, которые следуют из формулы (1). Однако, эти смещения в данном случае меньше погрешностей определения координат максимумов по предложенному графику.

Кстати, данный график рассчитан в предположении синфазности, источников равной интенсивности. Корректно учтено убывание амплитуды волны, добавлен случайный шум на уровне нескольких процентов.

11.3 Обозначим координату снаряда при его движении в стволе x . Уравнение движения снаряда на основании второго закона Ньютона и приближений, оговоренных в условии задачи, имеет вид

$$m_0 a = PS, \quad (1)$$

где a - ускорение снаряда, m_0 - его масса, P - давление пороховых газов в стволе, S - площадь поперечного сечения ствола. Для определения давления газов запишем уравнение состояния

$$PSx = \frac{m}{\mu} RT. \quad (2)$$

Так как газы поступают с постоянной скоростью, их масса зависит от времени по закону $m = \beta t$ ($\beta = 2,0 \cdot 10^3 \text{ кг / с}$ - скорость поступления газов). Таким образом уравнение движения приобретает вид

$$m_0 a = \frac{\beta RT}{\mu} \cdot \frac{t}{x}. \quad (3)$$

Для решения этого уравнения воспользуемся «подсказкой». Пусть закон движения имеет вид