

ції відповідно. Такий крок недопустимий, звичайно, з точки зору точності. Параметр доцільно вибирати з інтервалу $[0,6; 0,9]$.

Список літератури: 1. Бартиш М.Я., Сеньо П.С. О методе типа Рунге для решения нелинейных операторных уравнений. - ДАН УССР, сер. А, 1972, № 9. 2. Бартиш М.Я., Сеньо П.С. О методе Рунге решения нелинейных операторных уравнений третьего и четвертого порядка сходимости. - Вычислительная и прикладная математика, 1976, вып. 29. 3. Попов Ю.П., Самарская Е.А. О сходимости итерационного метода Ньютона для решения разностных уравнений газовой динамики. - ЖВМФ, 1977, 17, № 2. 4. Попов Ю.П., Самарский А.А. О методах численного решения одномерных нестационарных задач газовой динамики. - ЖВМФ, 1976, 16, № 6. 5. Самарский А.А., Попов Ю.П. Разностные схемы газовой динамики. - М.: Наука, 1975.

Стаття надійшла в редколегію 18.12.1979 р.

УДК 518:517.9:533.7

С.М.Шахно

ПРО ОДИН МЕТОД РОЗВ'ЯЗУВАННЯ РІЗНИЦЕВИХ
РІВНЯНЬ ГАЗОВОЇ ДИНАМІКИ

Для розв'язування задачі, яка розглядається у праці [2], застосуємо метод [1]

$$\begin{aligned} x_{n+1} &= x_n - [P'(x_n)]^{-1} P(x_n), \quad x_0 = x_0, \\ \theta_i &= x_i - \frac{1}{2} [P'(x_i)]^{-1} P(x_i), \quad i \geq 1. \end{aligned} \quad /1/$$

Як відомо [1], метод /1/ має порядок збіжності, що дорівнює 1,472.

Для реалізації методу /1/ на кожній ітерації необхідно розв'язувати два тричлених рівняння $A_i y_{i-1} - C_i y_i + B_i y_{i+1} = -F_i$,

$i = 1, 2, \dots, N-1$ з однаковими коефіцієнтами A_i, B_i, C_i і різницями правими частинами F_i . Це можна здійснити методом прогонки.

Легко переконатись, що тоді умова стійкості прогонки

виконуватися. Коефіцієнти методу пролонки α_i обчислюються при цьому один раз.

Зауважимо, що коефіцієнти F_i^I, F_i^{II} першого та другого три-точкового рівняння відрізняються лише деякими співмножниками. Тому кількість обчислень при застосуванні методу /I/ майже та ж сама, що і для методу Ньютона. Однак швидкість збіжності методу /I/ вища, ніж у методі Ньютона. Порівняно з методом типу Рунге [2] метод /I/ вимагає менше обчислень на кожній ітерації. Проте збіжність дещо повільніша, ніж у методі Рунге.

Як і в праці [2], для розрахунків на ЕОМ розглядаємо класичну задачу про поршень, що всувається в газ з постійною швидкістю. Внаслідок руху поршня виникає ударна хвиля. Щоб зробити можливим наскрізний розрахунок, у різницеву схему вводили псевдов'язкість. Обчислення проводили з відносною точністю $\epsilon = 10^{-4}$ на ЕОМ М-222.

Одержані результати добре узгоджуються з точним, а також наближеними розв'язками, отриманими методами Ньютона і Рунге. Як показали обчислення, метод /I/ дає змогу вести розрахунок з досить крупним кроком за часом, практично без обмежень. Тому при виборі кроку необхідно користуватися вимогами, які повинна задовольняти точність шуканого розв'язку. Щоб отримати розв'язок задачі з більшою точністю, необхідно крок τ вибирати меншим. Згідно з розрахунками, метод /I/ збігається з такою швидкістю, як і метод Рунге, при значенні параметра $\beta = 0.1$ [2]. Однак обчислень на кожній ітерації суттєво менше /на 25%/, ніж у методі Рунге. Порівняно з методом Ньютона метод /I/ збігається за меншу кількість ітерацій і вимагає на 15% менше обчислень, тобто він ефективніший.

Список літератури: І. Б а р т і ш М.Я. Про один ітераційний метод розв'язування функціональних рівнянь. - ДАН УРСР, серія А, 1968, № 5. 2. С е н ь о П.С., Ш а х н о С.М. Розв'язування різницевих рівнянь газової динаміки ітераційним методом типу Рунге. - У цьому ж Віснику.

Стаття надійшла в редколегію 16.09.1979 р.