Использование метода статистических испытаний для определения давления в вакуумной камере УНК–600

А.М. Кивер, К.Г. Мирзоев

ГНЦ РФ Институт физики высоких энергий, Протвино, Россия

Вакуумная камера УНК-600 [1] в промежутках между магнитами содержит патрубки для подсоединения откачных агрегатов с лайнерами, необходимыми для ликвидации резонирующих полостей. В каждом структурном периоде вакуумной системы установлен один манометрический преобразователь, который измеряет локальное значение давления в патрубке поста предварительной откачки в стороне от ионопровода. Поэтому представляет интерес определение давления именно в лайнерах патрубков разных типов, учитывая относительно сложную конструкцию узла патрубка насоса с лайнером. С целью выяснения характера распределения давления в этих узлах камеры проведено моделирование процесса откачки с помощью метода статистических испытаний Монте-Карло [2,3].

Рассматривались следующие три группы патрубков вакуумной камеры: тип **A** с апертурой лайнера $70 \times 62 \text{ мм}^2$ и насосом ПВИГ–100, тип **Б** с апертурой лайнера $90 \times 48 \text{ мм}^2$ и насосом ПВИГ–100 и тип **B** с лайнером $90 \times 48 \text{ мм}^2$, насосом ПВИГ–250, манометром и тройником для поста предварительной откачки. С помощью ЭВМ прослеживались траектории достаточно большого числа молекул остаточного газа до получения фиксированного суммарного числа соударений со стенками всех участков системы.



Рис. 1: Схема участка камеры с лайнером типа В. Цифры обозначают номера зон при статистических испытаниях. На рис. 1 схематически показан узел типа В с насосом ПВИГ–250. Для сокращения времени счёта конструкция системы упрощена, не учитываются такие элементы, как сильфон и быстроразъёмные соединения, хотя их поверхность учтена при вводе в программу исходных данных. Рассмотрение ведётся в системе координат, начало которой совмещено с центром одного из торцов лайнера.

Система условно разделена на 7 участков или зон, как показано на рисунке. В зоне 1 находится манометр, измеряющий давление, зона 4 — объем лайнера, 3 и 5 верхняя и нижняя половины цилиндрического патрубка (без объёма лайнера), разделённые горизонтальной плоскостью по оси лайнера, зона 6 — патрубок насоса, а за зону 7 условно принято входное сечение насоса (на схеме — пунктирная линия). Предполагается, что газовыделение единицы поверхности всех зон одинаковое, объёмная концентрация газа в пределах каждой зоны од-

нородна, а отражение молекул от поверхности происходит по закону косинуса. В случае узлов типа А и Б патрубка с манометром нет, поэтому число зон меньше: лайнеру соответствует зона 2, патрубку насоса — зона 4, верхняя и нижняя половины цилиндрического патрубка — зоны 1 и 3 соответственно, а входное сечение насоса ПВИГ–100 — зона 5.

Старт молекулы с поверхности каждой зоны задаётся с помощью генератора или датчика случайных чисел с учётом разницы в величине поверхностей, ограничивающих зону. Поверхность камеры с обеих сторон лайнера от середины одного магнита до середины другого учтена в виде соответствующего увеличения вероятности старта молекул с двух торцов зоны лайнера. Траектория молекулы прослеживается до тех пор, пока она не будет откачана насосом, т.е. пересечёт поверхность 7 (тип В) или 5 (типы А и Б). При этом подсчитывается число столкновений молекулы с поверхностью каждой зоны.

Моделирование продолжается до тех пор, пока общее число столкновений молекул с поверхностями всех зон превысит величину 10^6 . Погрешность вычисления величин ν_m числа соударений N молекул с поверхностью m-ой зоны, определённая с достоверностью 95%, находится в пределах 5% [2], а величина N — порядка $(1 \div 4) \cdot 10^3$. Давление в объёме пропорционально потоку молекул на единицу поверхности его стенок. Так как метод статистических испытаний моделирует процесс реальной откачки, то число соударений моделируемых молекул с единицей поверхности m-ой зоны ν_m/F_m пропорционально давлению P_m в этой зоне. Поэтому, зная давление P_M в зоне 1, измеренное манометром, можно найти P_m из отношения давлений:

$$P_m = P_M \frac{\nu_m F_M}{\nu_M F_m}.$$
(1)

Таким образом, по рассчитанным величинам ν_m можно определить давление в лайнере и соотношение между давлением в патрубке насоса и давлением в лайнере.

При проведении моделирования методом Монте-Карло необходимо знать вероятность пересечения молекулами плоскости входного фланца насоса, или коэффициент захвата насоса α , который равен отношению объема газа S (л/с), откачиваемого насосом, к объёму газа V_1 , проходящего за то же время через сечение входного фланца насоса радиусом R. Быстрота действия S по воздуху насосов ПВИГ–100 и ПВИГ–250 измерялась на специальном стенде с помощью измерительных камер, выполненных в соответствии с международными стандартами [4].

В программе статистических испытаний коэффициент захвата насоса задавался в виде вероятности пересечения падающей молекулой поверхности зоны 7 (или 5 для типов A и Б). Циклы статистических испытаний проводились при разных значениях α от 0,1 до 0,5 с шагом изменения 0,1 для каждого типа лайнера. Этот диапазон соответствует экспериментальным значениям α до и после распыления титана. Результаты статистических испытаний приведены в табл. 1 и 2 в виде отношения давления в *m*-ой зоне P_m к давлению в патрубке насоса.

По узлам A и Б взяты средние результаты для каждой из зон. При этом максимальное отличие для каждого из типов не превосходит 4%. Как видно из таблиц, давление в лайнере является наибольшим по сравнению с другими зонами. Используя результаты работы [5] и данные табл. 1 и 2, можно построить кривые зависимости отношения давлений в лайнере и в насосе от давления в насосе. Это отношение давлений будет стремиться к 1 при $\alpha \to 0$ (что соответствует выравниванию давления во всех зонах в установившемся режиме после прекращения работы насоса). Для $\alpha > 0,5$ экстраполированы данные табл. 1 в диапазоне $\alpha = 0,4 \div 0,5$.

| | $\alpha = 0,1$ | $\alpha = 0,2$ | lpha=0,3 | $\alpha = 0,4$ | lpha=0,5 |
|-------|----------------|----------------|----------|----------------|----------|
| m = 1 | 1,25 | 1,51 | $1,\!66$ | 1,84 | $2,\!20$ |
| m = 2 | 1,22 | 1,48 | $1,\!62$ | 1,82 | 2,11 |
| m = 3 | 1,13 | 1,44 | $1,\!63$ | 1,81 | $2,\!10$ |
| m = 4 | 1,32 | $1,\!68$ | 1,92 | $2,\!15$ | 2,51 |
| m = 5 | 1,09 | 1,33 | $1,\!44$ | $1,\!62$ | 1,86 |
| m = 6 | 1 | 1 | 1 | 1 | 1 |

Таблица 1: Узел типа В с насосом ПВИГ-250, лайнер — зона 4, патрубок насоса — зона 6.

Таблица 2: Узлы типа A и Б с насосом ПВИГ–100, лайнер — зона 2, патрубок насоса — зона 4.

| | m = 1 | | | m = 2 | | | m = 3 | | | m = 4 |
|----------|----------|------|----------|-------|----------|----------|----------|----------|----------|-------|
| α | Α | Б | Сред | Α | Б | Сред | Α | Б | Сред | |
| 0,1 | 1,39 | 1,30 | 1,35 | 1,59 | 1,47 | 1,53 | 1,29 | 1,22 | 1,26 | 1 |
| 0,2 | 1,58 | 1,56 | 1,57 | 1,86 | $1,\!80$ | 1,83 | 1,46 | 1,46 | 1,46 | 1 |
| $0,\!3$ | 1,83 | 1,76 | 1,80 | 2,16 | 2,02 | 2,09 | $1,\!69$ | $1,\!66$ | $1,\!68$ | 1 |
| 0,4 | 1,99 | 1,96 | 1,97 | 2,41 | 2,28 | $2,\!35$ | 1,82 | 1,85 | 1,84 | 1 |
| 0,5 | $2,\!14$ | 2,14 | $2,\!14$ | 2,52 | 2,50 | 2,51 | 1,96 | 1,98 | 1,97 | 1 |

Кривые отношения давлений показаны на рис. 2 в виде графиков для коэффициентов пересчета γ_{ij} от давления в патрубке насоса P_i к давлению в соответствующем этому насосу лайнере $P_{ij} = \gamma_{ij}P_i$, где i = 1, 2, ..., 16 — номер насоса в периоде, j = 1; 2 — состояние без распыления титана, а j = 3; 4 — после распыления титана для насосов ПВИГ–100 и ПВИГ–250 соответственно. После распыления титана давление в насосе существенно снижается из-за возрастания быстроты действия насоса. Поэтому величина давления в лайнере после распыления также уменьшается, несмотря на некоторое увеличение отношения давления давлений в лайнере и насосе, как это следует из кривых рис.2. На рис.26 показаны также коэффициенты пересчёта β от давления P_M , измеренного манометром в зоне 1, к давлению в патрубке ПВИГ–250 $P_{nac} = \beta P_M$ (кривые 1 и 2 без распыления и после распыления титана соответственно).



Рис. 2: Кривые отношения давлений в лайнере и насосе для узла A с ПВИГ–100 (a: j = 1 — без распыления, j = 3 — после распыления), узла B с ПВИГ–250 (б: j = 2 — без распыления, j = 4 — после распыления), а также отношения давлений в патрубке насоса ПВИГ–250 и в зоне манометра (кривые 1 и 2 до и после распыления титана соответственно).

Таким образом, можно получить значение давления в каждом лайнере камеры, зная давление в патрубке насоса, определяемое по току разряда этого насоса. Полученные результаты позволяют уточнить величину рабочего давления в ионопроводе вакуумной камеры УНК-600.

Список литературы

- [1] Антонов С.С. и др. Препринт ИФВЭ 91–102, Серпухов, 1991.
- [2] Саксаганский Г.Л. Молекулярные потоки в сложных вакуумных структурах. М:, Атомиздат, 1980.
- [3] Xu T.W., Laurent J.M. and Grobner O. CERN–LEP–VA/86–02, Geneva, 1986.
- [4] Ficher E. and Mommson H. //Vacuum, 1967, 17, 309.
- [5] Кивер А.М., Мирзоев К.Г. Препринт ИФВЭ 94–27, Протвино, 1994.