СООБЩЕНИЯ ОБЪЕДИНЕННОГО ИНСТИТУТА ЯДЕРНЫХ ИССЛЕДОВАНИЙ ДУБНА

18/1-73

P16 - 7036

2233/2-73 Б.В.Василишин, Л.Н.Зайцев, И.М.Петоян

<u>C342a</u> B-19

> МЕТОД РАСЧЕТА ПОТЕРЬ ПРОТОНОВ ПОСЛЕ ВЗАИМОДЕЙСТВИЯ ПУЧКА С МИШЕНЯМИ ЦИКЛИЧЕСКИХ УСКОРИТЕЛЕЙ



ЛАБОРАТОРИЯ ВЫСОНИХ ЭНЕРГИЙ

P16 - 7036

Б.В.Василишин, Л.Н.Зайцев, И.М.Петоян*

МЕТОД РАСЧЕТА ПОТЕРЬ ПРОТОНОВ ПОСЛЕ ВЗАИМОДЕЙСТВИЯ ПУЧКА С МИШЕНЯМИ ЦИКЛИЧЕСКИХ УСКОРИТЕЛЕЙ

^{*} Московский инженерно-физический институт.

Прогнознрование раднационной обстановки вокруг действующих ускорителей связано с получением функций распределения потерь частиц по периметру вакуумиой камеры. Суммарная функция распределения потерь частиц за цикл может быть представлена в внде /1/

$$S_{0}(\xi) = S_{1}(\xi) + S_{2}(\xi), \qquad /1/$$

где $S_1(\xi)$ н $S_2(\xi)$ - соответственно функции распределения потерь частиц после взавмодействия с мишенью и в процессе ускорения; $\xi = \{\vec{R}, \vec{p}\}$ - координата фазового пространства / \vec{R} - радвус-вектор, \vec{p} - импульс первичных или вгоричных частиц/.

Для формирования источников излучения при различных режимах работы ускорителя необходимо отдельно знать потери в процессе ускорения и после взаимодействия с ми шенями *. Моделируя на ЭВМ траектория движения частии, выбывших из режима ускорения или вылетевших из мишеней, можно определить азмут столкновения частиц со стенками вакуумной камеры.

Однако решение этих задач сопряжено со значательными трудностями как из-за недостатка исходной информации / например, количественных характеристик, возмущающих сил при ускорении/, так и в методическом отношении / из-за больших затрат времени на ЭВМ/. Ранфт²/ вычислил функцию $S_1(\xi)$ для небольших расстояний от мишени и сравнил с измеренными потоками вторичных частиц /3/. Функция $S_2(\xi)$ не получена расчетным путем. Она была оценена экспериментально в работе /4/. В иастоящей работе рассматривается методика вычисления

^{*} Имеются в внду любые элементы, с которымн могут взанмодействовать ускоренные частнцы: мишенн, магннты, заслонкн н т.п.

функции S₁ (ξ) на больших расстояниях от мишени и проводится ее оценка для синхрофазотрона ОИЯИ.

Суть метода заключается в следующем. На произвольную мишень с атомным весом A нормально к ее поверхности падают ускоренные протоны с равновесным импульсом p_{g} . Образовавшиеся в мишени вследствие каскаднонспарительных процессов вторичные частицы имеют на ее поверхности спектрально-угловое распределение N_i (ξ_g), где ξ_g - координата фазового пространства источника излучения; i - сорт частиц: протоны, нейтроны, пконы н т.д.

Пусть $f_i(\xi, \xi_0)$ - решение уравненый движения заряженной частицы в магнитном поле вида

$$F_{i}(\xi,\xi_{0}) = N(\xi_{0}).$$
 /2/

Тогда функция распределения потерь имеет вид

$$S_{i}(\xi) = \iint_{i} (\xi, \xi_{0}) d\xi_{0}$$
. (3)

В такой постановке даже численное решение уравиений движения весьма сложно и трудоемко.

Задача упрощается, если вместо /2/ решать уравнение типа

$$F_{j}(\xi,\xi_{0}) = \delta(\xi - \xi_{0}).$$
 (4/

Решение /4/ $f^*(\xi\xi)$ является функцией Грина для уравнения /1/. Тогда можно записать:

$$S_{i}(\xi) = \int N_{i}(\xi_{0}) f^{*}(\xi, \xi_{0}) d\xi_{0}.$$
 /5/

Определить функцию распределения потерь протонов /5/ можно несколькими способами:

а/ методом Монте-Карло, моделируя прохождение частич через мишень с дальнейшим переносом их по камере в соответствии с /4/;

б/ путем замены интеграла /5/ суммой

$$S_{i}(\xi) = \sum_{j} N_{i}(\xi_{oj}) \{i \in \xi_{oj}\} \Delta \xi_{oj}, \qquad /6/$$

	r		

где N_i (ξ_{oj}) вычисляется методом Монте-Карло, а $\int_i^* (\xi, \xi_{oj})$ - рещение уравнений движения для различных ξ_{oi} .

Пренмущество первого способа заключается в том, что можно непосредственно получить решение задачи и при этом погрешность вычислений в основном обусловлена статнстикой. Однако для каждой "истории" /т.е. значения ξ_{of} / необходимо решать уравнение /4/, что требует больших затрат машинного времени. В этом случае число историй должно быть не менее $10^{d} \div 10^{d}$, причем время, затрачиваемое на решение /4/, в 1 ООО раз превышает время розыгрыша ξ_{of} .

Второй способ позволяет сократить затраты машинного времени приблизительно в 100 раз на непосредственные вычисления $S_i(\xi)$, но требуется предварительный анализ траекторий движения частиц с целью определения предельных значений $\Lambda \xi_{oi}$, при которых получается приемлемая погрешность результатов.

Для синхрофазотрона этим способом был сделан расчет функции распределения потерь протонов после взавмодействия пучка с септумом формагнита системы медленного вывода. Геометрия расчета показана на рис. 1.

Функцая $S_{j}(\xi)$ на больших расстояниях от мишени ($\psi \ge \pi/5$) обусловлена в основном вторвчными протонами с импульсами р'/близкими к равервесному/ и вылетающими вцеред в узком конусе /1 .Поэтому можно определить трехмерную область, ограниченную предельными значениями углов вылета и импульсами, для которой необходимо вычаслить функции

 $N_p(\xi_{oj}) \equiv f^*(\xi\xi_{oj}).$

Для расчета траскторий протонов была использована программа *FORM* ^{/3/}, в которой интегрирование полного уравнения движения проводится методом Рунге-Кутта с постоянным шагом.

При движении частицы в прямолинейном промежутке ее траектория определяется в дехартовой системе координат, а в квадрантах - в цилиидрической системе координат. По этой программе были вычислены значення функций $\int_{p}^{s} (\xi, \xi_{oj})$, причем для септума, расположенного в прямолинейном промежутке /рис. 1/:

 $\xi_0 = \{p', a'_{\perp}, a'_{\perp}, x', y', z'\}$ - Входные параметры; $\xi = \{p', a_{p}, a_{\perp}, x, y, z\}$ - выходные параметры

или

$$\boldsymbol{\xi} = \{\boldsymbol{p}^*, \boldsymbol{a}_{\Gamma}, \boldsymbol{a}_{\downarrow}, \boldsymbol{R}, \boldsymbol{\psi}\},\$$

Распределение магнытного поля по R внутри каждого квадранта при

$$\frac{\pi}{48} < \psi < \frac{\pi}{2} - \frac{\pi}{48}$$

принималось азимутально однородным. Торцовое поле квадрантов от $\psi = \frac{\pi}{48}$ до ψ /при котором напряженность магнитного поля равна нулю/ задавалось в соответствен с измерениями /6/ при 12300 гаусс. Равновесный импульс в этом поле равен 10,55 Гэв/с.

В целях упрощення задачи вакуумная камера была условно разделена по азямуту на 52 участка длиной по 400 см каждый. Такое колнчество участков достаточно для оценки радвационного поля вокруг сихурофа зотрона ^{/7/}. Прн анализе траекторий движения считалось, что азямут столкновення со стенками камеры находится в пределах участка длиной 400 см. При этом условни были определены: а/ шаг интегрирования уравнений движения, равный 60 см; б/ диапазоны и предельные интервалы для параметров p', a'_г и a'₁ / рис. 2, табл. 1/. Установлено, что мишень можно считать точечным источником, хотя люточы вылетают со всеё ее понерхиости /см. рис. 4/.

протоны вылетают со всей ес поверхности /см. рис. 4/. Расчет функции $N_{\mu}(\xi_{of}) \rightarrow d^3 N/dp da_{\mu} - da_{\mu}$ был проведен методом Мойте-Карло. При расчетах учитывалось неупругое взаимодействие σ_{in} (Cu) =850 мбари ^{/2/}, упругое рассеяние σ_{in} (Cu) $e_{l} = 510$ мбари ^{/2/} н ноняза-

ционные потери энергия $dE/dx = 13.9\pm0.15 \text{ МзB/см}^{/s/}$. Многократным кулоновским рассеянием в данном случае можно было пренебречь, так ках средний угол отклонения протона на длине пробега много меньше, чем угол отклонения за счет первых двух процессов взаимсдействья.

Спектрально угловое распределение внуклон-ядерных взавмодействиях при углах меньше 5° и импульсах вторичных нуклонов больше 6 Гэв/с достаточно хорошо опнсывается формулой Триллинга-Ракфта /2/.

$$\frac{d^{2}N}{dp\,d\Omega} = \left[\frac{A_{j}}{P_{0}}\left(1 + \frac{A_{4}}{1 + p} + \frac{1.5A_{4}}{1 + p_{0}^{2}}\right) + \frac{A_{2}p}{p_{0}^{2}}\left(1 + \sqrt{1 + \left(\frac{P_{0}}{m_{p}}\right)^{2}} - \frac{P_{0}}{p}\sqrt{1 + \left(\frac{P}{m_{p}}\right)^{2}}\right)\right] \times \frac{77}{p_{0}^{2}} \times \frac{1}{p_{0}^{2}}\left(1 + \sqrt{1 + \left(\frac{P_{0}}{m_{p}}\right)^{2}} - \frac{P_{0}p}{m_{p}^{2}\sqrt{1 + \left(\frac{P}{m_{p}}\right)^{2}}}\right] \times e^{-A_{3}p^{2}\theta^{2}},$$

где p_d , p - соответственно импульсы первичного и вторичного иуклонов, Гэв/с; $d\Omega = sin \theta d\theta d\phi$ в сферической системе координат может быть выражен через da_{Γ} и da_{\perp} в декартовой системе координат. Для меди $A_I = =$ 0,855; $A_2 = -0.712$; $A_3 = 3.759$; $A_4 = 1$; $m_p = 939$ Мэв/с.

Дифференциальное сечение упругого рассеяния для элементов с атомным весом A > 62, полученное алпроксимацией экспериментальных результатов, взято из работы $^{/9/}$:

$$\frac{d\sigma_{e\ell}}{d\Omega} \approx A^{1,33} \exp(60 A^{0,33} t) + 0.4 A^{0,4} \exp(10 t), \quad /8/$$

 $rge |l| \approx p_{\perp}^2 \approx p^2 \theta^2 \approx p_0 \theta^2.$

Результаты расчета приведены на рис. 3-7. Погрешность результатов определяется в основном статистической ошибкой при вычислении спектрально-углового распределения и составляет 10%. Поскольку это распределение вычислялось в больших интервалах, чем требуется для расчета траекторий при 10,55÷10,35 Гэв/с, функцию в этом днапазоне импульсов можно рассматри- $S_{n}(\xi)$ вать лишь как предварительную оценку с фактором 2. В остальном общая погрешность результатов расчета не превышает 30%.

За большую помощь, советы и замечания авторы благодарят Л.Р.Кимеля, И.Б.Иссинского, В.П.Сидорина, В.Б.Хвостова, В.А.Григорьева, Е.М.Кулакову, В.А.Мохова в О.М.Комочкову.

Литература

1. Л.Н.Зайиев и др. ОНЯИ, Р16-6059, Дубна, 1971.

2. J.Ranft. Particle Accelerators, v. 3, p. 129 (1972).

J. W.S.Gilbert et al. UCRL - 17941, p. 53, 1968.

4. В.Я.Гвоздев и др. ОЙЯЙ, Р16-6433, Дубна, 1972. 5. Б.В.Василишин и др. ОИЯЙ, Б1-9-6536, Дубна, 1972.

6. Е.А. Дементьев и др. ОИЯИ, Р-2818, Дубна, 1966. 7. Л.Н.Зайцев и др. ОИЯИ, Р16-6185, Дубна, 1972.

8. R.M.Sternheimer, Phys.Rev., 118, No.4, 1045-8, 1960,

9. R.L.Belletini et al. Nucl.Phys., v.3, p. 609, 1966.

Рукопись поступила в издательский отдел 28 марта 1973 года.

All and a second second

.

Таблица Днапазоны импульсов и углов р', а' и а', принятые в расчете

Ланнон р', Гав/с	al chr	$ \alpha'_{\perp} $, Meeyt	Δ <i>ρ'</i> , Мав	ΔX _c , umyr	$\Delta \mathcal{X}'_{\perp},$ Mersyt
10.55+10.50	-3 ⁰ + -I ⁰ 30 +I ⁰ 30 - I + 30	30	10	IO	1 <u>0</u>
10.50+10.45	-3°+ -30 I° +I°30 -30 + I°	30	IO	IO	10 2
10.45+10.40	-3°+0° I° + I°30 0°+1°	30	10	IO	10 ¥
10.40+10.35	-3°+ 30 30 + 1°30	30	10	10	10 2
10.36+10.00 $10.0 + 9.5$ $9.6 + 9.0$ $9.0 + 8.5$ $8.6 + 8.0$ $8.0 + 7.5$ $8.5 + 7.0$	-3° + 2°30 -2°30 + 3° -2° + 3°30 -30 + 4°30 30 + 4°30 2° + 5° 3° - 5°	ୟ ସେ ସେ ସେ ସେ ସେ ସେ ସେ ସେ ସେ ସେ ସେ ସେ ସେ	50 100 100 100 100	10 30 30 30 30 30	10 10 10 10

ø



Рис. 1. Геометрия расчетов:а/ схема камеры синхрофазотрона; б/ размеры мишени и входные параметры.







Рис. 3. Стектр вторичных протонов/7 вылетающих в интервале углов | a_⊥ | ≤ ^{Го}, | a_Γ | ≤ 5⁵на один взаимодействующий протон.



Рис. 4. Линейное распределение вторичных протонов по дляме /а/ и высоте /6/ септума на 1 взанмодействующий протон.



Рис. 5. Распределение потерь протонов по периметру синхрофазотрона: 1 - по наружной стенке; 2 - по внутренней стенке; 3 - по верхней + нижней стенке; 4 - суммарное.



Рис. 6. Распределение потерь протонов по периметру синхрофазотрона для различных интервалов импульсов, Тэв/с.



Рис. 7. Усредненное распределение углов входа протонов в наружную стенку камеры /а/+/r/ - соответственно / +/l квадранты синхрофазотрона; ј – a_{Γ} , 2 – a_{\perp} .