

СООБЩЕНИЯ Объединенного института ядерных исследований дубна

9-90-485

1990

П.Г.Акишин, Д.Х.Динев*, И.Б.Иссинский, В.А.Михайлов, В.А.Щепунов

МОДЕЛИРОВАНИЕ КОРРЕКЦИИ ЗАМКНУТОЙ ОРБИТЫ НУКЛОТРОНА

* Институт ядерных исследований и ядерной энергетики БАН, София, НРБ

1. ОПРЕДЕЛЕНИЕ ЗАМКНУТОЙ ОРБИТЫ СИНХРОТРОНА

Замкнутая орбита в синхротроне описывается периодическим решением неоднородного уравнения движения:

$$\frac{d\eta}{d\phi^{2}} + Q^{2}\eta = Q^{2}f(\phi) .$$
 (1/

 $\eta\left(\,\phi+2\,\pi\right)=\eta\left(\,\phi\right)\,.$

которое можно представить в виде

$$\eta(\phi) = -\frac{Q}{2\sin(\pi Q)} \int_{\phi}^{\phi+2\pi} f(t) \cos Q(\phi+\pi-t) dt. \qquad /2/$$

Здесь η и ϕ - обобщенные координаты:

$$\eta = X / \sqrt{\beta}; \quad \phi = \int_{0}^{\beta} \frac{d\sigma}{Q\beta(\sigma)}; \quad (3/2)$$

 β - бетатронная функция, Q - частота бетатронных колебаний. Функция $f(\phi)$ связана с погрешностями поля ($\Delta B/B$) следующим соотношением:

$$f(\phi) = \beta^{3/2}(\phi) \left(\Delta B / B \rho\right). \qquad (4/4)$$

Учитывая малую угловую протяженность отдельного магнитного элемента, выражение /2/ можно переписать в виде суммы

$$\eta(\boldsymbol{\phi}_{i}) \stackrel{\simeq}{=} \frac{Q}{2\sin(\pi Q)} \sum_{j=i}^{N_{i}} \overline{f}_{j} \Delta \phi_{j} \cos Q(|\phi_{i} - \phi_{j}| - \pi),$$

где черта над f_j означает усреднение по ϕ в пределах магнитного элемента, имеющего j-ю погрешность поля, или с учетом /3/:

$$X_{i} \cong \sum_{j=1}^{N_{t}} \frac{\sqrt{\beta_{i} \beta_{j}}}{2\sin(\pi Q)} \cos Q \left(|\phi_{i} - \phi_{j}| - \pi \right) \left(\frac{\Delta B \Delta s}{B \rho} \right)_{j}; \qquad /5/$$

N. - полное число элементов, погрешности магнитного поля которых вызывают искажение замкнутой орбиты. Для корректора $(\Delta B \Delta s / B_{\rho})$ имеет смысл угла, корректирующего орбиту:

$$\Delta_{\mathbf{k}} = \left(\frac{B_{\mathbf{c}}\Delta \mathbf{s}}{B_{p}}\right)_{\mathbf{k}}; \quad \mathbf{k} = 1, 2, \dots N_{\text{cor}};$$
^{/6/}

N_{еог} - число корректоров.

Через фурье-гармоники силы $f(\phi)$ замкнутую орбиту можно выразить следующим образом:

$$X(\phi) = \sqrt{\beta(\phi)} Q^2 \sum_{m=-\infty}^{+\infty} \frac{X_m}{Q^2 - m^2} e^{im\phi}; \qquad /7/$$

где

$$X_{\rm m} = \frac{1}{2\pi Q} \sum_{j=1}^{N_{\rm t}} \sqrt{\beta_j} e^{-i\,\mathrm{m}\phi_j} (\frac{\Delta B\,\Delta s}{B\rho})_j . \qquad (8/)$$

2. ОЦЕНКИ ИСКАЖЕНИЯ ЗАМКНУТОЙ ОРБИТЫ

Основными источниками искажения орбиты являются: разброс индукций <ΔB/B> в дипольных магнитах, поворот их медианной плоскости вокруг оси на угол < $a_8 > M$, поперечные смещения про-дольных магнитных осей квадрупольных линз на величину < $\Delta X >_n$ и <ΔY>, Здесь и далее скобки <> обозначают среднеквадратичные значения случайной величины. Погрешности магнитного поля связаны с ошибками юстировки структурных элементов соотношениями:

$$\langle \Delta \mathbf{B} / \mathbf{B} \rangle_{\mathbf{X}, \mathbf{o}, \mathbf{M}} = \langle \alpha_{\mathbf{s}} \rangle_{\mathbf{M}}, \qquad \langle \Delta \mathbf{B} / \mathbf{B} \rangle_{\mathbf{y}, \mathbf{o}, \mathbf{n}} = (\mathbf{G}_{\mathbf{n}} / \mathbf{B}) \langle \Delta \mathbf{X} \rangle_{\mathbf{n}},$$

$$\langle \Delta \mathbf{B} / \mathbf{B} \rangle_{\mathbf{X}, \mathbf{o}, \mathbf{n}} = (\mathbf{G}_{\mathbf{n}} / \mathbf{B}) \langle \Delta \mathbf{Y} \rangle_{\mathbf{n}},$$

$$\langle \Delta \mathbf{B} / \mathbf{B} \rangle_{\mathbf{X}, \mathbf{o}, \mathbf{n}} = (\mathbf{G}_{\mathbf{n}} / \mathbf{B}) \langle \Delta \mathbf{Y} \rangle_{\mathbf{n}},$$

где С_л - градиент в структурных квадрупольных линзах. Максимальное отклонение замкнутой орбиты оценивалось с помощью гармонического метода / 1 /. В нуклотроне наиболее близкими к частотам бетатронных колебаний являются четыре гармоники с номерами m= 5, 6, 7, 8. Среднеквадратичные значения амплитуды m-й гармоники разложения /7/ определяются как

$$\langle \mathbf{X}_{\mathbf{m}} \rangle = \frac{\mathbf{Q}_{\mathbf{x}} \vee \boldsymbol{\beta}_{\mathbf{x} \text{ max}}}{\left[\mathbf{Q}_{\mathbf{x}}^2 - \mathbf{m}^2 - \pi \rho \right]} \frac{\sum_{j} \mathbf{M}_{j}}{j} \langle \frac{\Delta \mathbf{B}}{\mathbf{B}} \rangle_{\mathbf{o},j}^2 \Delta \mathbf{S}_{j} \boldsymbol{\beta}_{\mathbf{x}j} : \frac{1}{2}; \qquad /10/2$$

и аналогично для $< Y_m >$. Индекс ј здесь указывает тип магнитного элемента, Δs_j – его эффективная длина, M_j – число однотипных элементов. Максимальное отклонение орбиты в соответствии с ¹⁷ с вероятностью 98% не превышает величины

$$X_{\max} = 2 \left[\sum_{m=5}^{8} \langle X_m \rangle^2 \right]^{1/2} (1 + |\delta| - |\delta|^2) , \qquad (11)$$

где $|\delta| = |\mathbf{Q}_{\mathbf{x}} - \mathbf{m}|$, m - номер гармоники возмущения ближайшего целого резонанса; аналогично для \mathbf{Y}_{\max} .

Для почти симметричной по градиентам магнитной структуры нуклотрона оценки для х – и у-плоскостей примерно равны, и при $\delta_1^i = 0,1$ среднеквадратичные значения амплитуд 5-8 гармоник связаны с погрешностями поля и юстировки соотношениями

где линейные смещения $<\Delta X>_n$ и амплитуды $<X_m>$ даны в метрах. Допуски на разброс индукций магнитного поля и на ошибки юстировки с учетом /11/ определяются тогда из неравенства:

$$427 < \Delta B / B >_{0, m}^{2} + 7334 < \Delta X >_{n}^{2} < X_{max}^{2}.$$
 (13)

3. МЕТОДЫ КОРРЕКЦИИ ОРБИТЫ

Силы корректоров /6/ связаны со значениями орбиты в мониторах X_i ($i=1...,N_m$) с помощью матрицы коррекции \hat{C}_{cor} рэзмерностью $N_{cor} \times N_m$:

$$\vec{\Delta} = \hat{C}_{cor} \vec{X}$$
; (14/

причем матричные элементы с $_{k,\,i}$ зависят от выбора метода коррекции и расстановки мониторов и корректоров.

Общие методы коррекции основаны на соотношении /5/.

1а. В методе наименьших квадратов ² минимизируется целевая функция F:

$$\mathbf{F} = \sum_{i=1}^{N_{m}} X_{i}^{2}, \qquad (15)$$

где X $_i$ - значение орбиты в i -м мониторе, N $_m$ - число мониторов. С учетом /5/ можно показать, что минимум F наступает при следующем выборе \widehat{C}_{rot} :

$$\hat{C}_{cor} = -(\hat{A}^T \hat{A})^{-1} \hat{A}^T,$$
 /16/

где элементы матрицы Â определяются как

$$\mathbf{a}_{\mathbf{i}\mathbf{k}} = \sqrt{\beta_{\mathbf{j}} \beta_{\mathbf{k}}} \cos \mathbf{Q} \left(\left(\phi_{\mathbf{j}} - \phi_{\mathbf{k}'} - \pi \right) \right) \left(2\sin \pi \mathbf{Q} \right); \qquad (17)$$

 $i = 1 \dots N_m$ - индекс монитора, $k = 1 \dots N_{cor}$ - индекс корректора.

16. Мётод Хереварда - Баконие ^{3,7} является модификацией метода 1а. Здесь ограничивается сила в корректорах с помощью параметра у ⊊ (0,1) , подбираемого экспериментально. Целевая функция имеет вид

$$\mathbf{F} = \gamma \sum_{i=1}^{N} X_{i}^{2} + (1 - \gamma) \sum_{k=1}^{N} \Delta_{k} \beta_{k}^{2}.$$
 (18/

Минимум /18/ достигается при

$$\hat{C}_{cor} = -\gamma [\gamma (\hat{A}^{T} \hat{A}) + (1 - \gamma) \hat{B}]^{-1} \hat{A}^{T}, \qquad (19/2)$$

где А определена в /17/, а для В имеем

$$b_{\ell k} = \delta_{\ell k} \beta_{k}^{2}; \qquad /20/$$

 $l, k = 1 ... N_{cor}$;

 $\delta_{\ell k}$ - символ Кронекера. При $\gamma = 1$ метод 16 переходит в 1а. Возможно исключение весов β_k^2 во второй скобке в формуле /18/, при этом сохраняется перед суммой нормирующий множитель β^2 - усредненный по корректорам квадрат β -функции. 1в. Метод наименьших квадратов с выбором главных гармоник основан на соотношении

$$\cos Q(\phi_{1} - \phi_{k}) - \pi) = \frac{2Q}{\pi} \sin(\pi Q) \left(\frac{1}{2Q^{2}} - \sum_{m=1}^{\infty} \frac{\cos m(\phi_{1} - \phi_{k})}{m^{2} - Q^{2}}\right) \cdot \frac{1}{21/2}$$

В этом методе используется \hat{C}_{cor} как в /16/, но \hat{A} определена по-другому:

$$a_{ik} = \sqrt{\beta_i \beta_k} \left(\frac{Q}{\pi}\right) \left(\frac{1}{2Q^2} - \sum_{m} \frac{\cos m (\phi_i - \phi_k)}{m^2 - Q^2}\right), \qquad /22/$$

где в сумме по m берется конечное число ближайших к Q гармоник. Подстановка /21/ с конечным числом гармоник в сумме по m в /2/ показывает, что этот метод осуществляет коррекцию нескольких главных гармоник при целевой функции /15/.

2. Другим общим методом коррекции является динамический метод 4, , основанный на минимизации функции:

$$F = \frac{1}{2\pi} \int_{0}^{2\pi} \eta^{2}(\phi) d\phi.$$
 (23/

В работе ^{/5/} показано, что минимум /23/ достигается, если взять С_{сос} в виде

$$c_{k,i} = \frac{2\sin(\pi Q)}{\sqrt{\beta_k \beta_i}} \left(\hat{B}^{-1}\hat{A}^T\right)_{ki}, \qquad (24/$$

где элементы матрицы В определяются как

$$b_{qr} = \cos Q [\phi_q - \phi_r] + \frac{\sin (\pi Q)}{\pi Q} [\cos Q (\pi -]\phi_q - \phi_r]) - /25/$$

$$-Q:\phi_q-\phi_r;\sin Q(\pi-\phi_q-\phi_r)],$$

q,r = 1 ... N_{сог} - индексы корректоров. Элементы матрицы Â равны:

$$a_{ir} = \left(\frac{2}{N_{m}}\right) \frac{2Q\sin(\pi Q)}{\pi} \left[\frac{1}{2}\left(\frac{1}{Q^{2}} + \frac{1}{Q^{2} - (N_{m} + 2)^{2}}\right) + \frac{1}{Q^{2} - (N_{m} + 2)^{2}}\right]$$

$$\sum_{m=1}^{N_m/2-1} \frac{\cos m (\phi_i - \phi_r)}{Q^2 - m^2}];$$
 /26/

i = 1 ... N m - индекс монитора.

3. Гармонический метод /5/ основан на создании с помощью корректоров таких гармоник искажения орбиты, которые равны по величинам и противоположны по знаку ближайшим к Q гармоникам замкнутой орбиты, т.е.

$$\frac{1}{\pi} \int_{cor}^{2\pi} \frac{\cos m\phi}{(\sin m\phi)} d\phi \approx \frac{1}{\pi Q} \sum_{k=1}^{N_{cor}} \sqrt{\beta_k} \Delta_k \left(\frac{\cos m\phi_k}{\sin m\phi_k} \right) = \frac{1}{\pi Q} \left(\frac{1}{\sqrt{2}} + \frac{1}{\sqrt{2}} +$$

где

$$\begin{pmatrix} \mathbf{u} \\ \mathbf{v} \end{pmatrix}_{\mathrm{m}} = \frac{1}{\pi} \int_{0}^{2\pi} \frac{\mathbf{X}(\phi)}{\sqrt{\beta(\phi)}} \begin{pmatrix} \cos m \phi \\ \sin m \phi \end{pmatrix} \mathrm{d}\phi.$$
 (28/

Введем матрицу \hat{D} размерностью $N_{\text{сот}} \times N_{\text{сот}}$ следующим образом:

$$d_{2m-1,k} = \cos m \phi_{k};$$

$$d_{2m,k} = \sin m \phi_{k};$$
(29)

m = 1 ... N_{cor} /2, k = 1,2 ... N_{cor} , тогда силы в корректорах можно определить с помощью /27/ через элементы обратной матрицы \hat{D}^{-1} :

$$\Delta_{\mathbf{k}} = -\frac{\pi Q}{\sqrt{\beta_{\mathbf{k}}}} \sum_{m=1}^{N_{cot}/2} (1 - \frac{m^2}{Q^2}) (d_{\mathbf{k}, 2m-1}^{-1} u_m + d_{\mathbf{k}, 2m}^{-1} v_m), \qquad (30/$$

1

В наилучшем случае равномерного расположения мониторов фурье- гармоники /28/ с точностью до гармоник порядка выше $N_{\rm m}/2$ совпадают с коэффициентами Бесселя $^{/4/}$:

$$\begin{pmatrix} u \\ v \end{pmatrix}_{m} \stackrel{\sim}{=} \begin{pmatrix} U \\ V \end{pmatrix}_{m} = \begin{pmatrix} \frac{2}{N_{m}} \end{pmatrix} \stackrel{N_{m}}{\underset{i=1}{\Sigma}} \frac{X_{i}}{\sqrt{\beta_{i}}} \begin{pmatrix} \cos m \phi_{i} \\ \sin m \phi_{i} \end{pmatrix} .$$
 /31/

Лодставляя /31/ в /30/ для \hat{C}_{cor} можно получить:

$$C_{ki} = -\frac{\pi Q}{\sqrt{\beta_k \beta_i}} \left(\frac{2}{N_m}\right) \sum_{\substack{m=1\\m=1}}^{N_{cot}/2} \left(1 - \frac{m^2}{Q^2}\right) \left(\frac{1}{k, 2m-1} \cos m c_i\right),$$
(32/

$$+ d_{k, 2m}^{-1} \sin m \phi_i$$

В случае коррекции ближайших к Q гармоник в суммах /30/ и /32/ необходимо оставить их соответствующие номера, поичем условие $N_{cor} \geq 2N_{max}$, где N_{max} – максимальный номер корректируемых гармоник, по-прежнему должно выполняться. Подчеркнем, что в /27-32/ ϕ – обобщенный азимут /3/.

Динамический метод, а также использование /32/ в гармоническом методе предполагает, что мониторы расставлены эквидистантно. Если это не так, то нужно дополнительно рассчитывать значения орбиты в регулярных точках. Это можно сделать с помощью аппроксимации орбиты сплайном. В этом случае под Х в /14/ понимаются регулярные точки, которые обозначим здесь как Х_{гед}. Построим матрицу G, элементы которой равны:

$$g_{ri} = \chi_i (\phi_r), \qquad (33/$$

где $r = 1 \dots N_{reg}$ – индексы регулярных точек, $i = 1 \dots N_m$ – индексы мониторов, N_{reg} и N_m – число регулярных точек и мониторов. Периодические Функции $\chi_i(\phi): \chi_i(\phi+2\pi) = \chi_i(\phi)$ строятся с помощью сплайна на основе N_m значений в азимутах, где расположены мониторы:

$$\chi_{i}(\phi_{i}) = \delta_{ij}; \qquad /34/$$

i , $j=1\ldots N_m$ ~ индексы мониторов, δ_{ij} - символ Кронекера. С помощью матрицы \widehat{G} получим

$$\vec{X}_{rog} = \hat{G} \vec{X}$$
, /35/

где 🕺 - орбита в мониторах. Откуда

$$\vec{\Delta} = \hat{C}_{cor} \vec{X}_{reg} = (\hat{C}_{cor} \hat{G}) \vec{X} = \hat{\vec{C}}_{cor} \vec{X}$$
 /36/

при

$$\hat{\vec{C}}_{cor} = \hat{C}_{cor} \hat{G} .$$
(37)



Рис.1. Расположение монитора М и корректоров К₁ - К₃ в бамп-методе.

Таким образом, при нерегулярном расположении мониторов в методе 2 и 3 необходимо

использовать /36/-/37/. \hat{C}_{cor} при этом рассчитывается для некоторого набора регулярных точек /например, вблизи структурных Φ -и \square -линз/.

4. Бамп-метод осуществляет локальную коррекцию орбиты с помощью трех корректоров на основании показаний одного или нескольких мониторов. Силы корректоров Δ_1 , Δ_2 , Δ_3 выбираются из условия минимальных значений орбиты в мониторах и ее неизменности за пределами корректируемого участка $\frac{16}{6}$. При использовании показаний одного монитора /рис.1/ из 3 линейных уравнений можно получить следующие выражения для сил корректоров:

$$\Delta_1 \approx -X_{\rm m} / (\sqrt{\beta_{\rm m}\beta_1} \sin \mu_{\rm 1m}),$$

$$\Delta_2 = -\Delta_1 \sqrt{\beta_1} \sin \mu_{13} / (\sqrt{\beta_2} \sin \mu_{23}), \qquad /38a/$$

$$\Delta_3 = \Delta_1 \sqrt{\beta_1} \sin \mu_{12} / (\sqrt{\beta_3} \sin \mu_{23}),$$

где индексы 1-3 относятся к корректорам, а m - к пикап-электроду; $\mu_{ij} = (\mu_j - \mu_i)$ - набег фазы бетатронных колебаний между точками i и j; X_m - показания монитора до коррекции.

Более предпочтительной схемой коррекции является та, которая учитывает значения орбиты в нескольких мониторах.^{9.}. Силы в К₂ и К₃ определяются через силу первого корректора из 2-го и 3-го уравнений в /38а/. Сила первого корректора Δ₁ находится из условия минимума суммы квадратов орбиты в N мониторах. Минимизируется следующий функционал, второе слагаемое в котором с безразмерным множителем λ^2 служит для ограничения силы корректоров:

$$F = \sum_{i=1}^{N} (X^{(cor)} + X^{(m)})_{i}^{2} + \lambda^{2} \beta_{1} \beta_{2} \Delta_{1}^{2} \sin^{2} \tilde{\mu}_{12},$$

где

$$\vec{\mu}_{12} = \begin{cases} \mu_{12} = \mu_2 - \mu_1, & \text{если } \mu_{12} \le \pi, 2, \\ \pi, 2, & \text{если } \mu_{12} \ge \pi/2, \end{cases}$$

i - индекс монитора; $X_i^{(m)}$ - орбита в i - м мониторе перед коррекцией; $X_i^{(cor)}$ - орбита, создаваемая корректорами:

$$X_{i}^{(cor)} = \Delta_{1} \widetilde{X}_{i}^{(cor)}$$

$$\tilde{X}_{i}^{(\text{cor})} = \sqrt{\beta_{1}\beta_{i}^{(m)}} \begin{cases} \sin(\mu_{i}^{(m)} - \mu_{1}), & \text{если } \mu_{i}^{(m)} \leq \mu_{2}, \\ \sin(\mu_{i}^{(m)} - \mu_{1}) - \frac{\sin\mu_{13}}{\sin\mu_{23}} \sin(\mu_{i}^{(m)} - \mu_{2}), \\ \text{если } \mu_{i}^{(m)} > \mu_{2} \end{cases}$$

Фазы μ и амплитудные β -функции с индексом (m) вверху относятся к мониторам, без него – к корректорам.

Минимум F наступает при следующем Δ_1 :

$$\Delta_{1} = -\sum_{i=1}^{N} X_{i}^{(m)} C_{i} , \qquad /386/$$

ţ

- and a start of the second start of the start of the second start

$$C_{i} = \tilde{X}_{i}^{(cor)} / (\sum_{i=1}^{N} (\tilde{X}_{i}^{(cor)})^{2} + \lambda^{2} \beta_{1} \beta_{2} \sin^{2} \tilde{\mu}_{12}).$$

В случае последовательного применения бамп-коррекции с продвижением на каждом шаге от одного корректора к соседнему получим итеративную бамп-коррекцию. Коррекция в последнем мониторе может, однако, разрушить скорректированную орбиту в первом мониторе. Этого можно избежать либо путем многократного повторения упомянутых проходов коррекции вдоль периметра, либо путем точного вычисления матрицы $C_{\rm cor}$ итеративного бамп-метода 77 .

4. КАЧЕСТВО КОРРЕКЦИИ ЗАМКНУТОЙ СРБИТЫ

Замкнутые орбиты до коррекции $X_0(\phi)$ и после $X_{cor}(\phi)$ являются случайными величинами и для них можно получить статистические аналитические оценки. Для $X_0(\phi)$ из /5/ следует, что

$$X_{0}(\phi) = \sum_{n=1}^{N_{t}} a_{n}(\phi) \theta_{n}, \qquad (39)$$

$$\mathbf{a}_{n}(\boldsymbol{\phi}) = (\sqrt{\beta(\boldsymbol{\phi})\beta(\boldsymbol{\phi}_{n})})/2\sin \pi \mathbf{Q})\cos \mathbf{Q}(|\boldsymbol{\phi}-\boldsymbol{\phi}_{n}|-\pi), \qquad (40)$$

$$\theta_n \approx (\Delta B \Delta s / B \rho)_n$$
, /41/

где ϕ_n - обобщенный азимут n-й /по счету/ погрешности лоля θ_n за исключением корректоров орбиты; N_t - полное число погрешностей. Для X_{cor} (ϕ) с учетом корректоров орбиты /14/ можно получить:

$$X_{cor}(\phi) = X_0(\phi) + \Delta X_{cor}(\phi) = \sum_{n=1}^{N_t} a_n(\phi) \theta_n + \sum_{k=1}^{N_t} a_k(\phi) \Delta_k =$$

$$= \sum_{n=1}^{N_{t}} \theta_{n} (a_{n}(\phi) + \sum_{k=1}^{N_{cor}} \sum_{i=1}^{N_{cor}} c_{ki} a_{k}(\phi) a_{n}(\phi_{i})),$$

_

или

$$X_{cor}(\phi) = \sum_{n=1}^{N_t} b_n(\phi) \theta_n, \qquad (42/$$

$$b_{n}(\phi) = a_{n}(\phi) + \sum_{k=1}^{N} \sum_{i=1}^{N} c_{ki} a_{k}(\phi) a_{n}(\phi_{i}), \qquad (43)$$

где матрица коррекции $||c_{ki}||$ Зависит от метода коррекции /п.3/; п., k., i – индексы погрешности поля, корректора и монитора соответственно. Если в /39/ и /42/ под ∂_n понимать те погрешности, которые линейным образом связаны с ошибками в юстировке магнитов /9/, и предположить гауссов характер распределения последних, а также индукций магнитного поля в дипольных магнитах, то замкнутые орбиты $X_{oot}(\phi)$ и $X_{cot}(\phi)$ также будут гауссовыми случайными величинами с нулевыми средними значениями. Для дисперсии из /39/ и /42/ будем иметь следующие выражения:

$$< X_{o}(\phi) >^{2} = \sum_{p=1}^{M} \sigma_{p}^{2} (\sum_{n_{p}=1}^{N_{p}} a_{n_{p}}^{2}(\phi)), /44a/$$

<
$$X_{cor}(\phi) \gamma^2 = \sum_{p=1}^{M} \sigma_p^2 (\sum_{n_p=1}^{N_p} b_{n_p}^2(\phi))$$
, /44a/

где M=4 - число основных типов погрешностей поля /см.п.2/; σ_p^2 - дисперсии источников погрешностей: $<\Delta X \cdot ^2$, $<\Delta Y \cdot ^2$, $<\alpha_s \cdot ^2$, $<\Delta Y \cdot ^2$, $q_s \cdot ^2$, $<\Delta Y \cdot ^2$, $q_s \cdot ^2$, $<\Delta Y \cdot ^2$, $q_s \cdot ^2$, $<\Delta Y \cdot ^2$, $q_s \cdot ^2$, $<\Delta Y \cdot ^2$, $q_s \cdot ^2$, $<\Delta Y \cdot ^2$, $q_s \cdot ^2$, $<\Delta Y \cdot ^2$, $q_s \cdot ^2$, $<\Delta Y \cdot ^2$, $q_s \cdot ^2$, $<\Delta Y \cdot ^2$, $q_s \cdot ^2$, $<\Delta Y \cdot ^2$, $q_s \cdot ^2$, $<\Delta Y \cdot ^2$

Выражения /44а/ позволяют ввести функции $\xi_{o,a}(d)$ и $\xi_{cor,a}(d)$, показывающие такие значения орбиты в точке d, которые не будут превышены с вероятностью a:

$$\begin{aligned} \xi_{\mathbf{o},a}(\phi) &= \lambda_a < \mathbf{X}_{\mathbf{o}}(\phi) >; \\ \xi_{\mathbf{cor},a}(\phi) &= \lambda_a < \mathbf{X}_{\mathbf{cor}}(\phi) >. \end{aligned}$$
(446/

Коэффициент λ_{α} в /44б/ определяется доверительным уровнем a. Например, для a=98% $\lambda_{a}=2,40$.

Аналогично можно вычислить такую силу каждого корректора $\chi_{k,\alpha}$, которая не будет превышена с вероятностью α . Из /5/ и /14/ получим

$$\Delta_{\mathbf{k}} = \sum_{n=1}^{N_{\mathrm{t}}} \theta_n \left(\sum_{m=1}^{N_{\mathrm{t}}} c_{\mathbf{k}m} \mathbf{a}_n \left(\phi_m \right) \right),$$

где обозначения такие же, как в /39/-/41/. Откуда

 $\chi_{k,\alpha} = \lambda_{\alpha} < \Lambda_{k} > = \lambda_{\alpha} \left(\sum_{p=1}^{M} \sigma_{p}^{2} \sum_{n_{p}=1}^{N_{p}} \left(\sum_{m=1}^{N_{p}} c_{km}^{2} a_{n_{p}}^{2} (\phi_{m}) \right)^{2} \right)^{1/2} .$ (44e)

Для характеристики качества коррекции орбиты в точке ϕ введем качество коррекции:

$$K = \max_{\mathbf{0} < \phi < 2\pi} |X_{\mathbf{0}}(\phi)| / \max_{\mathbf{0} < \phi < 2\pi} |X_{\operatorname{cor}}(\phi)|, \qquad (45)$$

которое также является случайной величиной.

Аналитически подсчитать распределение вероятности К не представляется возможным. Однако численно методом Монте-Карло можно построить гистограмму распределения К. Цикл моделирования при этом следующий:

1/ в каждом магнитном элементе в соответствии с заранее заданными дисперсиями /9/ разыгрываются ошибки юстировки и поля; 2/ по формулам /39/, /42/ и /45/ определяется величина К.

5. РЕЗУЛЬТАТЫ МОДЕЛИРОВАНИЯ ЗАМКНУТОЙ ОРБИТЫ НУКЛОТРОНА

Для моделирования искажения замкнутой орбиты и коррекции ее одним из четырех методов, описанных в п.3, была создана программа CORBIT ⁸. /язык - FORTRAN-77 для ПЭВМ/, использующая матричный метод расчета. Ошибки поля /9/ в ней разыгрываются с помощью генератора случайных чисел. После этого вычисляются



Рис.2. Компоновка дипольных корректоров и датчиков положения пучка в суперпериодах нуклотрона. Обозначения: Ф - фокусирующая квадрупольная линза; Д - дефокусирующая квадрупольная линза; М дипольный магнит; СМ - септум-магнит системы инжекции; ИП - инфлекторные пластины системы инжекции; УС - ускоряющие станции; МВ1 - медпенный вывод в корпус № 205; МВ2 - медленный вывод в корпус № 16; ЭС - электростатический септум системы МВ; МЛ - магнит Ламбертсона системы МВ; ЛК - линза квадрупольная системы МВ; ЛС - линза секступольная системы МВ; ПЭ - пикап-электрод; К - липольный корректор.

замкнутая орбита и ее максимальные значения в обеих плоскостях до и после коррекции, определяется качество коррекции /45/. Цикл разыгрывания орбиты и ее коррекции повторяется необходиРис.3. Гистограмма распределения качества коррекции горизонтальной орбиты динамическим методом /вверху/ и методом наименьших квадратов /внизу/.

мое число раз. На рис.2 показано размещение 20 корректоров /К/ и 24 мониторов /ПЭ/ в 8 суперпериодах нуклотрона. В табл.1 и 2 представлены результаты 200 циклов моделирования орбиты и ее коррекции методом наименьших квадратов и динамическим методом для бетатронных частот $Q_x = 6,8$ и $Q_y =$ = 6,85 и среднеквадратичных ошибок:



 $<\Delta X_{\rm m} > = <\Delta Y_{\rm m} > = 0.1 \text{ mm};$

 $<\Delta B / B >_{M} = <a_{s} >_{M} = 5 \cdot 10^{-4}$.

На рис. 3 изображены гистограммы распределения качества коррекции горизонтальной орбиты для указанных методов. Аналогичные распределения - для вертикальной орбиты.

Таблица I. Замкнутая орбита до и после коррекции для методов наименьших квадратов /слева/ и динамического /справа/

_	До коррекции	После	коррекции
Среднее для максимальной орбиты Х _{max} /мм/	4.10	1.22	1.08
Среднеквадратичное значение максимального искажения орбиты			
<x<sub>max > /mm/</x<sub>	4.31	1.28	1.16
Y _{max} /mm/	4.75	1.41	1.45
<y<sub>max > /mm/</y<sub>	5.08	1.54	1.60

Как видно из табл.1, между аналитической оценкой /13/ и результатом моделирования имеется хорошее согласие. С помощью CORBIT отдельно исследовался вклад дипольных и квадрупольных магнитов в искажение орбиты, и получено согласие с /13/ с точностью до набранной статистики.



Рис.4. Максимальные значения орбиты до и после коррекции в зависимости от азимута Φ для 4 суперпериодов нуклотрона /отмечены римскими цифрами/: a – доверительный уровень; положения Φ -линз отмечены делениями выше горизонтальной оси, Д-линз – ниже оси; расстояние между соседними Φ - и Д-линзами 11.25°.

Таблица 2. Качество коррекции и максимальные силы в корректорах для методов Наименьших квадратов /слева/ и динамического /справа/

Плос- кость	ĸ	<k></k>	K _{min}	K _{max}	Максимальный угол поворота в корректоре /мрад/
x	3.60 3.72	3.92 4.05	1.2 1.2	12.1 10.3	1.02 1.12
Y	4.00 3.91	4.67 4.55	1.2 1.2	14.4 13.1	0.77 0.70

На рис.4 показаны графики максимальных значений горизонтальной орбиты до и после коррекции /методом наименьших квадратов/ в зависимости от азимута, вычисленные с помощью аналитических соотношений /44а-б/ при доверительном уровне a = 98%. Максимальные силы в корректорах, полученные из /44в/ /при том же a/, равны 1,21 и 0,77 для горизонтальной и вертикальной плоскостей соответственно, что хорошо согласуется с результатом моделирования методом Монте-Карло /см. табл.2/. Проводилось также моделирование коррекции орбиты гармоническим методом для этой же расстановки корректоров и мониторов /рис.2/. При коррекции 4 ближайших к Q_x и Q_y гармоник получено несколько худшее качество.

При коррекции динамическим и гармоническим методом использовалась аппроксимация орбиты сплайном и брались ее значения вблизи структурных квадрупольных магнитов.

В заключение следует отметить, что в программе для ЭВМ, управляющей коррекцией орбиты нуклотрона, целесообразно реализовать все 4 рассмотренных метода коррекции: бамп-метод - для коррекции 1-го оборота, остальные методы - для коррекции В процессе ускорения и вывода.

ЛИТЕРАТУРА

- 1. Gluckstern P.L. Particle Accelerators, 1978, v.8, p.203.
- 2. Autin B., Marti Y. CERN/ISR-MA/73-17, Geneva, 1973.
- 3. Baconnier Y. CERN 65-35, Geneva, 1965.
- 4. Динев Д.Х. ОИЯИ, Р9-82-502, Дубна, 1982.
- 5. Autin B., Bryant P.J. CERN/ISR-MA/71-36, Geneva, 1971.
- 6. Holtey G. CERN/Lab. 2-D1-PA/Int. 73-3, Geneva, 1973.
- Maidment J.R., Planner C.W. "An analytic method for closed orbit correction in high energy synchrotrons", Nucl. Instr. and Meth., 1972.
- 8. Щепунов В.А. ОИЯИ, Б1-9-90-366, Дубна, 1990.
- Guignard G., Marti Y. ~ CERN/ISR-BOM-TH/81-32, Geneva, 1981.

Рукопись поступила в издательский отдел 25 октября 1990 года.