# АСТРОФИЗИКА

**TOM 39** 

МАЙ, 1996

выпуск 2

УДК: 524.45-42

# МОДЕЛИРОВАНИЕ КРУПНОМАСШТАБНЫХ ГАЗОВЫХ СТРУКТУР, ОБРАЗУЮЩИХСЯ В ПРОЦЕССЕ РЗАИМОДЕЙСТВИЯ ГАЛАКТИК. I. МЕТОД И ПРЕДВАРИТЕЛЬНЫЕ РЕЗУЛЬТАТЫ

#### Н.Я.СОТНИКОВА Поступниа 12 февраля 1996

Принята к печати 1 марта 1996

Представлено описание и результаты тестирования вычислительных програмы, разработанных для изучения крупномасштабных транзнентных газовых структур в галактиках. Газодниамические величины определяются на основе трехмерного алгорифиа с изпользованием так называемых "сглаженных частиц" (SPH). Проведены предварительные рассчеты: моделирование образования газовых колец вокруг сфероидальных галактик как результат поглощения маломассивного спутника, богатого газом, а также вследствие аккрепия газа при пролете моно спиральной галактики, сравнымой массы. Исследована зволюция приливных газовых хвостов дисковых галактик.

1. Введение. Известно, что в газовой составляющей спиральных и неправильных галактик содержится значительная доля массы - до 20%. Однако из-за сложности описания явлений в газе его присутствие зачастую не учитывают при изучении динамики галактик и систем галактик. Между тем газ, благодаря сьоей диссипативной природе, может реагировать на приливное воздействие отличным от звездной составляющей образом. Такое поведение газа является, по-видимому, ключом к объяснению возникновения многих структурных особенностей у взаимодействующих галактик и, в частности, структур подобных полярным кольцам S0 галактик.

Аналитическое описание газодинамических эффектов обычно ограничивается либо одномерныт и (плоскими или сферически - симметричными) задачами с теми или иными упрощающими предположениями, либо линейным приближением. Изучая взаимодействующие галактики, мы сталкиваемся с системами со сложной трехмерной геометрией и существенно нелинейным режимом поведения. В этом случае подходящим инструментом теоретических исследований является численное моделирование.

В данной работе описывается метод моделирования динамики изотермического газа во внешнем гравитационном поле галактик, на основе которого разработан комплекс вычислительных программ, и приводятся результаты тестирования этих программ (раздел 2). Первым приложением созданного комплекса стало моделирование образования полярного кольца у S0 галактики при ее взаимодействии с галактикой, богатой газом, и структуры приливных газовых хвостов дисковых галактик. Предварительные результаты расчетов представлены в разделе 3. В разделе 4 приводятся итоги проведенного исследования и обсуждаются перспективы дальнейшей работы.

2. Метод. Существует два основных подхода к численному решению уравнений газодинамики. Первый, давно и интенсивно применяемый, основан на конечно-разностных алгорифмах и требует сетки для вычисления пространственных производных; во втором, который является полностью лагранжевым, используются частицы в качестве элементов газа. В последние годы второй подход получил широкое распространение благодаря значительному развитию метода SPH (smoothed particle hydrodynamics).

2.1 Основные принципы. Основы метода были заложены в работах [1] и [2]. Суть его можно свести к следующему. Вместо точного значения какой - либо газодинамической величины  $f(\vec{r})$  используют се стлаженное значение  $\langle f(\vec{r}) \rangle$ , которое определяют при помощи интегрального интерполирования

$$\langle f(\bar{r}) \rangle = \int f(\bar{x}) W(\bar{r} - \bar{x}; h) d\bar{x}.$$
 (1)

По существу это есть процедура свертки функции  $f(\vec{r})$ . Предполагается, что интерполяционное ядро  $W(\vec{r}; h)$  нормировано на 1 и стремится к дельта-функции при  $h \to 0$ .

Если функцию  $W(\bar{r})$  выработать сферически-симметричной, то точность представления величины  $f(\bar{r})$  ее сглаженным значением -  $O(k^2)$ (см., например, [3]). Следующий шаг сводится к оценке многомерного интеграла в выражении (1) методом Монте-Карло. Если значения  $f(\bar{r})$ известны для каких-либо N точек, то  $\langle f \rangle$  в точке  $\bar{r}_i$  оценивается как

$$\langle f(\vec{r}_l) \rangle = \sum_{j=1}^{N} \frac{f(\vec{r}_j)}{\langle \mathbf{n}(\vec{r}_j) \rangle} W(\vec{r}_l - \vec{r}_{j;k}), \qquad (2)$$

где  $n(\vec{r})$  - плотность распределения выбранных точек.

Газолинамическое течение можно описывать как ансамбль движущихся элементов газа. При численном моделировании мы можем выбрать только конечное число элементов (М), но чем больше число элементов в ансамбле и чем меньше их размеры, тем ближе такое описание к описанию непрерывной среды. В методе SPH элементы газа представляются частицами конечного размера. Положение частиц изменяется согласно уравнению движения; каждой из них соответствует значение температуры газа в данной точке; их скорость есть локальная скорость течения; распределение же плотности частиц  $n(\bar{r})$  даст распределение плотности газа  $\rho(\vec{r})$ . При таком подходе с учетом свойств заданной функции  $W(\vec{r}; h)$ оценка сглаженных значений гидродинамических величин методом Монте-Карло (2) есть не что иное, как процедура сглаживания по ансамблю элементов газа в объеме размером порядка h<sup>3</sup>; h называется дляной сглаживания и характеризует размер частиц в ансамбле. Если каждой частице приписать массу m, так, что Σm, - полная масса газа, то сглаженное значение плотности р, в данной точке т определяется суммой масс частиц m, с весом  $W(\bar{r}_i - \bar{r}_i; h)$  из окрестности размером порядка h

$$\rho_{i} = \sum_{j} m_{j} W(\bar{r}_{i} - \bar{r}_{j}; h).$$
(3)

Значение производной от  $f(\vec{r})$  оценивают при помощи процедуры сглаживания (1) самой этой величины с ядром  $\nabla W(\vec{r} - \vec{x}; h)$ .

$$\langle \nabla f(\vec{r}) \rangle = \int f(\vec{x}) \nabla W(\vec{r} - \vec{x}; h) d\vec{x}.$$
 (4)

Описанный формализм, будучи примененным к системе гидродинамических уравнений, сводит их к обыкновенным дифференциальным, репать которые значительно легче, чем уравнения в частных производных. Если ядро взять достаточно компактным, например в ниде сплайна, как это предложено в [4]

$$W = \frac{1}{A} \begin{cases} 1 - 1.5 q^2 + 0.75 q^3, & 0 \le q \le 1, \\ 0.25(2 - q)^3, & 1 \le q \le 2, \\ 0, & q > 2, \end{cases}$$

(5)

где q=r/h, то суммирование в (2) нужно производить лишь по небольшому числу соседей вокруг данной частицы в окрестности размером 2*h*. Для трехмерного случая  $A=\pi h^2$ .

Строгое обоснование описанного метода и его улучшенных модификапий, а также обсуждение многих идейных и философских сторон SPH можно найти, например, в [3-10].

В последние пять-шесть лет в развитии метода SPH достигнут большой прогресс, и это дает ему возможность уверенно конкурировать с консчноразностными алгорифмами. В первую очередь, такой прогресс связан с использованием переменной длины сглаживания для каждой частицы h(r, ;t)[3], что значительно расширяет динамический диапазон пространственного разрешения и позволяет корректно моделировать эволюцию объектов с быстро меняющейся структурой и плотностью. Во-вторых, благодаря введению дифференцированного шага по времени при интегрировании уравнений, преодолевается глобальное ограничение на временной шаг, которое накладывается условием Куранта [3]. При этом затраты машинного времени существенно уменьшаются. Таким образом, для моделирования объектов с произвольной и далекой от симметрии структурой, какими, например, являются формирующиеся в результате взаимодействия галактик приливные и кольцеобразные детали, SPH метод оказывается наиболее полходящим, если только решаемая задача не требует высокоточного расчета профилей возникающих ударных волн. В противном случае предпочтительными являются конечно-разностные методы.

2.2. Численная реализация.

2.2.1. Основные уравнения. С точки зрения программирования SPH алгорифм довольно прост. При использовании машин типа рабочих станций эффективность программ, основанных на данном методе, достаточно велика (для N<10 000) (см., например, [9]). Ставя перед собой задачу адаптации метода к вычислительным возможностям персональных компьютеров с 486 процессорами, мы были вынуждены выбрать один из наиболее простых вариантов SPH с постоянной длиной сглаживания, который и описан в начале раздела.

При моделировании газовых течений во взаимодействующих галактиках вполне оправданным считается изотермическое приближение [10,11]. Фактически, метод SPH из-за ограничения на разрешение по массе не может одинаково корректно описывать различные фазы межзвездной среды. Поэтому, чтобы подавить образование плотных облаков, функцию охлаждения приходится обрезать для температур ниже ~ 10<sup>4</sup>К. С другой стороны, время высвечивания обычно меньше динамического, и температура газа остается постоянной и близкой к этому пределу [11,12].

В систему уравнений газодинамики, описывающих изотермическое течение газа во внешнем гравитационном поле, входят: уравнение неразрывности

$$\frac{d\rho}{dt} = \rho \nabla \vec{\nu}, \tag{6}$$

уравнение движения

$$\frac{d\overline{v}}{dt} = -\frac{1}{\rho} \nabla P - \nabla \phi, \qquad (7)$$

где ρ - плотность газа, *P* - давление, а φ - гравитационный потенциал, и замыкает систему уравнение состояния идеального газа. Для изотермического случая

$$P = c^2 \rho, \tag{8}$$

где c=const - скорость звука. При движении во внешнем поле ф является заданной функцией.

Существуют различные варианты перехода от гидродинамических уравнений (6) - (8) к SPH уравнениям (подробнее об этом см. в [8]). Мы остановились на следующем:

$$p_{i} = m \sum_{j} W(\vec{r}_{i} - \vec{r}_{j}; h),$$
 (9)

$$\frac{d\vec{r}_i}{dt} = \vec{v}_i,\tag{10}$$

$$\frac{d\overline{v}_i}{dt} = -\frac{1}{\alpha} \nabla P_i - \nabla \phi_i, \qquad (11)$$

$$P_t = c^2 \rho_t. \tag{12}$$

Уравнение (9) записано для частиц одинаковой массы т.

Выражение для гидродинамического ускорения можно представить в виде  $-2\sqrt{P_i}(\nabla\sqrt{P_i})/\rho_i$ . Тогда процедура сглаживания (1) и (4) с учетом (2) и (12) приводит к

$$\frac{\nabla P_i}{P_i} = -m \sum_j \frac{2c^2}{\sqrt{\rho P_j}} \nabla_t W(\bar{r}_i - \bar{r}_j; h).$$
(13)

При больших числах Маха давление не способно воспрепятствовать пересечению орбит частиц. В такой ситуации в действие вступает молекулярная вязкость. При численном моделировании вводится се аналог - искусственная вязкость. Ускорение за счет сил искусственной вязкости можно записать как

$$\bar{a}_{l}^{\mathsf{upt}} = -m \sum_{l} Q_{ll} \nabla_{l} W(\bar{r}_{l} - \bar{r}_{l;k}), \qquad (14)$$

гле  $Q_{r}$  - вклад вязкости в градиент давления. Существуют различные формы представления  $Q_{r}$ . Мы использовали два следующих выражения (о достоянствах и недостатках такого выбора см. [3]). Одно из них предложено в [5]

$$Q_{ij} = \begin{cases} (-\alpha c \mu_{ij} + \beta \mu_{ij}^2) / \rho_{ij}, & (\vec{\nu}_l - \vec{\nu}_j)(\vec{r}_l - \vec{r}_j) \le 0, \\ 0, & (\vec{\nu}_l - \vec{\nu}_j)(\vec{r}_l - \vec{r}_j) > 0, \end{cases}$$
(15)

The  $\mu_{ij} = h(\bar{v}_i - \bar{v}_j)(\bar{r}_i - \bar{r}_j) / (r_{ij}^2 + \eta^2), \ \rho_{ij} = (\rho_i + \rho_j) / 2, \ \bar{r}_{ij} = |\bar{r}_i - \bar{r}_j|, \ \eta \simeq 0.1 h.$ 

Параметры α и β - аналоги коэффициентов вязкости в уравнении Навье-Стокса. Обычно выбирают α=1, β=2.

Можно также ввести искусственную вязкость, зависящую от дивергенцни поля скоростей [3],

$$Q_{ij} = \begin{cases} q_{i} / \rho_{i} + q_{j} / \rho_{j}, & (\vec{v}_{i} - \vec{v}_{j})(\vec{r}_{i} - \vec{r}_{j}) \le 0, \\ 0, & (\vec{v}_{i} - \vec{v}_{j})(\vec{r}_{i} - \vec{r}_{j}) > 0, \end{cases}$$
(16)

THE

$$q_{l} = \begin{cases} \alpha ch |\nabla \cdot \vec{v}_{l}| + \beta h^{2} |\nabla \cdot \vec{v}_{l}|^{2}, & \nabla \cdot \vec{v}_{l} \leq 0, \\ 0, & \nabla \cdot \vec{v}_{l} > 0. \end{cases}$$

Сглаженная оценка  $\nabla \cdot \vec{v}_i = -(m/\rho_i) \sum_j (\vec{v}_i - \vec{v}_j) \nabla_i W(\vec{r}_i - \vec{r}_j; h).$ 

В свою численную схему мы включили оба выражения для вязкости и предусмотрели возможность переключения с одного на другое.

2.2.2. Вычислительная схема. Для решения уравнений (9) - (12) непользовалась явная схема с перешагиванием, обеспечивающая второй порядок точности,

$$\vec{r}_{l}^{(n+1/2)} = \vec{r}_{l}^{(n-1/2)} + \delta t \vec{v}_{l}^{(n)}, \qquad (17)$$

$$\vec{v}_i^{(n+1)} = \vec{v}_i^n + \delta \, t \vec{a}_i^{(n+1/2)}. \tag{18}$$

Так как ускорения в (18) зависят от скорости через аскусственную вязкость, то для сохранения второго порядка точности вычисление скорости осуществлялось в два этапа. Сначала в процедуре, определяющей новые положения частиц, делалась предварительная оценка скорости

$$\vec{v}_l^{(n+1/2)} = \vec{v}_l^n + \frac{\delta l}{2} \vec{a}_l^{(n-1/2)}.$$

Затем новые координаты  $\vec{r}_{l}^{(n+1/2)}$  использовались для нычислення  $\rho_{l}^{(n+1/2)}$ , после этого через  $\vec{r}_{l}^{(n+1/2)}$ ,  $\rho_{l}^{(n+1/2)}$  н  $\vec{v}_{l}^{(n+1/2)}$  находилось ускорение  $\vec{a}_{l}^{(n+1/2)}$ . И, наконец, в соответствии с (18) определялось значение  $\vec{v}_{l}^{(n+1)}$ . Если заданы начальные значения  $\vec{r}_{l}^{(0)}$  и  $\vec{v}_{l}^{(0)}$ , то для первого шага уравнение (17) неприменимо. В этом случае оценка  $\vec{r}_{l}^{(1/2)}$  второго порядка точности следует из  $\vec{r}_{l}^{(1/2)} = \vec{r}_{l}^{(0)} + \delta t/2 \vec{v}_{l}^{(0)} + 1/2 (\delta t/2)^2 \vec{a}_{l}^{(0)}$ .

2.2.3. Выбор шага интегрирования. Так как для решения уравнений (9) -(12) использовалась явная схема, то выбор временного шага ограничен условием Куранта (см., например, [3])

$$\Delta t = \frac{0.3h}{b_t + c + 1.2(\alpha c + \beta d_t)},$$
 (19)

 $b_i = h |\nabla \cdot \bar{v}_i|$ . Для искусственной вязкости (15)  $d_i = max_j |m_{ij}|$ , а для (16)  $d_i = h |\nabla \cdot \bar{v}_i|$ , если  $\nabla \cdot \bar{v}_i < 0$  и  $d_i=0$ , если  $\nabla \cdot \bar{v}_i \ge 0$ . Шаг интегрирования  $\delta t$  выбирался не больше, чем  $\Delta t$ , но так, чтобы  $\delta t = \Delta t_0/2^n$ , где  $\Delta t_0 -$  максимально возможный шаг (задаваемый параметр), а  $n \ge 0$  - целое. Если шаг интегрирования менялся в процессе счета, то для сохранения устойчивости схемы новые координаты определялись из

$$\bar{r}_{l}^{(n+1/2)} = \bar{r}_{l}^{(n-1/2)} + \frac{\delta t_{\text{old}} + \delta t_{\text{new}}}{2} \bar{v}_{l}^{(n)} - \frac{\delta t^{2}_{\text{old}} - \delta t^{2}_{\text{mew}}}{8} \bar{a}_{l}^{(n-1/2)}.$$

2.2.4. Алгорифм суммирования. Для ядра в внде сплайна (5) суммирование в (9) и (13) нужно производить лишь по небольшому числу соседей, расположенных в окрестности размером ~ 2k от данной частицы. Если длина сглаживания постоянна, то один из быстрых путей

понска соседей - использование сетки с длиной ячейки 2<sup>h</sup> и алгорифма связанных списков [13]. При реализации этот путь не всегда бывает эффективным из-за больших требований к объему оперативной памяти. Тем не менее в нашей схеме мы остановились на данном алгорифме, так как он наиболее прост с точки зрения программирования.

Критерием выбора *h* было условие достаточно большого среднего числа частиц (порядка 20+30), по которым нужно производить сглаживание гидродинамических величин.

2.2.5 Начальные и граничные условия. В начальный момент времени частицы распределяются в пространстве в соответствии с задаваемым профилем плотности. При этом используется генератор случайных чисел. Начальные значения плотности определяются согласно процедуре сглаживания (9). Что касается скоростей, то для уменьшения влияния флуктуаций, вволнымых в системы процедурой случайного задания данных, мы, так же как в [3], применяли стандартный способ сглаживания поля скоростей  $\langle \bar{v}_i \rangle^{(0)} = (m/\rho_i) \sum_j \bar{v}_j^{(0)} W(\bar{r}_i^{(0)} - \bar{r}_j^{(0)}; h).$ 

В нашей схеме предполагаются свободные граничные условия, т.е. мы пренебрегаем давлением на границе распределения газа. Такое приближение оправдано, если моделируется течение холодного газа.

2.3. Тесты. Было проведено два тестовых эксперимента. В первом моделировалось одномерное течение адиабатического газа. Для этого в вычислительную схему было добавлено уравнение энергии  $du/dt = -P/\rho\nabla \bar{\nu}$ , где u - удельная тепловая энергия, а уравнение состояния записано в виде  $P = (\gamma - 1)\rho u$ ,  $\gamma$  - показатель адиабаты. Решалась так называемая задача Сода [14] о распространении ударной волны в трубе. Начальные условия были взяты такими же, как в [3] (см. также [5]). Согласие с результатами, приведенными в [3], было полным, а точность описания фронта ударной волны оказалась сравнимой с той, что была получена при наших же вычислениях по конечно-разностной схеме Мак-Кормака [15].

Во втором эксперименте контролировалось сохранение точности при расчетах трехмерного изотермического течения газа (основной вариант программы) в потенциале дисковой галактики. Для представления гравитационного потенциала галактики была выбрана модель Миямото-Наган [16]. Масса галактики - 10<sup>11</sup> M<sub>0</sub>, масса газа - 10<sup>10</sup> M<sub>0</sub>; SPH-частицы (N=4000) были распределены в диске с радиусом 15 ких по экспонен-

пиальному закону  $\rho(R) \propto \exp(R/a)$  (a=4 кпк); шкала высот по z - 200пк. Начальные скорости - круговые, температура - 10<sup>4</sup> К. Длина сглаживания h=375 пк. В этом случае среднее число соседей, по которым производилось сглаживание гидродинамических величин, равнялось примерно 20. На рис. 1 показано относительное изменение полной энергии газа на временной шкале  $8 \times 10^8$  лет. Несмотря на систематический рост опибок вычислений полная энергия сохранялась с точностью не хуже 0.15%.

3. Астрофизические приложения. Предварительные результаты. Расчет газовых течений с возникновением ударных волн при моделировании динамического воздействия галактик требует больших затрат машинного времени (десятки часов), если используются персональные компьютеры с 486 процессорами. По этой причине мы не включили в нашу схему самосогласованное определение гравитационного потенциала, поскольку это крайне затруднило бы процесс вычислений. В итоге, круг задач, для решения которых можно использовать наши программы, свелся к следующему: поглощение массивной галактикой маломассивного спутника, ботатого газом, и далекие пролеты галактик сравнимых масс.

3.1. Образование полярных колец у SO галактик. У многих SO галактик как во внешних, так и во внутренных областях, обнаружены



t (MAH. ACT)

Рис. 1. Относительное изменение полной знергия изм в одиночной такихтике (в полнития) - сал текст.

кинематически выделенные структуры - кольца, состоящие из газа и звезд и врашающиеся в плоскости почти перпендикулярной экваториальной [17]. Такая особенность этих колец, названных полярными, заставляет предположить, что своим происхождением они обязаны какомуто внешнему фактору. Было предложено два сценария их образования: поглощение галактики, богатой газом, и захват части газа спиральной галактики при близком пролете [18], - но ни один из этих сценариев не разработан сколько-нибудь подробно.

В центре внимания теоретиков, изучающих подобные объекты. находятся, главным образом, вопросы устойчивости наклонных колец в осесимметричных и трехосных потенциалах. Только в одной работе, в которой исследовались различия в поведении газа и звезд спутника при его разрушении в поле тяготения массивной галактики, первый из сценариев был проиллюстрирован численными расчетами [10]. При падении спутника, обладающего газовым диском, по первоначально параболической орбите (прямое движение, т.е. направления орбитального момента и момента вращения спутника совпадают) на сферическую галактику образовывалось газовое кольно. Вычисления производились на основе программы TREESPH [3] с переменной длиной сглаживания и большим динамическим диапазоном пространственного разрешения. Чтобы убедиться в возможности решать аналогичные задачи с помощью нашей программы, мы повторили вычисления [10]. Рис. 2 воспроизводит историю процесса формирования газового кольца в одном из наших численных экспериментов. Параметры модели такие же, как в [10]. Потенциал сферической галактики

$$\phi(r) = -\frac{GM}{r+a}.$$

Масса галактики  $M - 10^{11} M_{\odot}$ , размер ядра a - 2 кпк. Потенциал спутника описывается аналогичным образом. Масса спутника -  $10^{10} M_{\odot}$ , размер ядра - 1.4 кпк. 8000 SPH-частиц представляли газовый диск спутника с полной массой  $10^{9} M_{\odot}$ . Распределение плотности газа в плоскости диска - экспоненциальное с характерным масштабом 1 кпк. Первоначальные скорости - круговые, температура газа 10<sup>4</sup>К. Расстояние между спутником и галактикой в исходный момент времени - 20 кпк. Начальная скорость спутника соответствует параболическому пролету, но так как потенциалы галактики и спутника неточечные, орбита отличается от кеплеровской. Она бола вычислена заранее, а затем положение спутника определялось путем интерполирования. Считалось, что в момент наибольшего сближения галактик (~3 кпк) происходит полное разрушение спутника, и газ продолжает двигаться в поле только массивной галактики.

Из-за использования постоянной длины сглаживания мы не могли обеспечить такое же разрешение, как в [10], но, как видно из рис.2, наши результаты качественно хорошо согласуются с представленными в этой работе.



X (RRK)

Рис. 2. Формирование газового кольца вокруг сферической галактики ции поллошении сю спутники, дангающегося первоначально по параболической орбите; движение происходит против часовой стрелки в плоскости ху (о других параметрах орбиты и деталях разрушения спутника см. в тексте). Масса спутника - 0.1 массы галактики, масса газа - 0.1 массы звяза спутника. Время дано в безразмерных единицах; единица времена соответствует 4.2×10<sup>6</sup> лет. Для =200: *а*) вид кольца в плоскости орбиты ху, *b*) - вид кольца с ребра в плоскости хг.

В рамках аккреционного сценария образования полярного кольца было проведено три численных эксперимента по взаимодействию двух галактик с одинаковыми массами по  $10^{11} M_{\odot}$ . Во всех трех случаях моделировался далекий параболический пролет сфероидальной галактики мимо спиральной: расстояние до перицентра ~18 кпк. Исходное расстояние между галактиками - 75 кпк. Из соображений простоты для потенциала галактики, богатой газом, был выбран точечный, сглаженный потенциал, с характерным масштабом сглаживания 1.5 кпк. Тазовые частицы (N=10 000) распределялись в диске раднуса 15 кпк согласно закону плотности  $\propto 1/r$ . Масса газа -  $10^{10} M_{\odot}$ . Начальные скорости - круговые. Момент вращения газового диска параллелен орбитальному моменту сфероидальной галактики.

В первом и втором эксперименте для пролетающей галактики использовался точечный, сглаженный потенциал. В одном случае - с таким же масштабом сглаживания, как и для представления потенциала спиральной галактики, - 1.5 кпк, а во втором - с a = 3 кпк. Таким образом моделировался пролет эллиптической галактики с компактным и более рыхлым ядром.

В третьем эксперименте мы взяли потенциал Миямото-Наган [15]

$$\phi(R,z)=-\frac{GM}{\sqrt{R^2+\left(a+\sqrt{z^2+b^2}\right)^2}},$$

где  $R^{2}=x^{2}+y^{2}$ . Мы выбрали a=b=1.5 кпк. В полярной плоскости линии равной плотности, соответствующие данному потенциалу, качественно воспроизводят распределение изофот для S0 галактик. При a=b скатие диний равной плотности в центральных областях ~0.4.

На рис. 3 показан процесс формировання газового кольца (первый эксперимент) из захваченного сферической галактикой вещества спиральной галактики. Образование кольца происходит примерно через 2×10<sup>8</sup> лет (на рис. 3 *t*=2.2) после прохождения галактикой перицентра. Размер кольца невелик - около бклк. Его можно отнести к разряду инутренник колец. Для демонстрации отличий в поведении газа и звезд был проведен еще один эксперимент с параметрами, такими же, как в первом эксперименте, с той дишь разницей, что вместо газовых частиц были взяты невзаимодействующие (пробные) частицы (рис. 4). Видно, что диссипативная природа газа играет решающую роль в формировании кольцеобразных структур вокруг газактик.

Результаты наших экспериментов указывают на то, что имеется зависимость размеров образующихся колец от структуры галактики. Чем больше концентрация массы в сфероидальной галактике (первый эксперимент, размер ядра - 1.5 кпк), тем меньше оказывается размер кольца (6 кпк). Во втором эксперименте при той же массе галактики, но с характерным размером ее ядра 3 кпк, мы получили, что протяженность кольца составляет около 10 кпк. Такая зависимость, возможно, является причиной существования протяженных колец преимущественно у S0 галактик и редкой встречаемости внешних колец у эллиптических галактик, имеющих компактные ядра.

Результаты третьего эксперимента приведены на рис. 5. При пролете экваториальная плоскость S0 галактики была расположена перпендикулярно орбитальной плоскости. В полярной плоскости галактики отчетливо видно сжатое га.овое кольцо размером около 10 кпк. К этому моменту времени обе галактики успели разойтись на расстояние примерно в 100 кпк. Захваченная масса ~ 6·10<sup>4</sup> M<sub>o</sub>. Параметры такого аккреционного кольца (размеры и масса) близки к тем, что найдены для внутреннего полярного кольца галактики IC 1689 [19].

3.2. Структура приливных газовых хвостов. Считается хорошо установленным, что темп звездообразования во взаимодействующих системах в среднем выше, чем в изолированных. В большинстве случаев области активного звездообразования локализованы в центральных частих галактик. Что касается периферийных структур, например, приливных деталей, то лишь для единичных объектов найдено (в основном при помощи анализа показателей цвета), что процесс интенсивного звездообразования имеет место и здесь [20].

В связи с этим возникает вопрос о механизме звездообразования в таких структурах. Внешние области галактик, из которых формируются приливные детали, поставляют в них не молекулярные облака, с которыми сязывается образование звезд, а диффузную газовую составляющую. Таким образом, моделя, описывающие вспышки звездообразования в центральных областях взаимодействующих галактик за счет столкновений молекулярных облаков [21,22], оказываются неприменимыми к приливным хвостам и перемычкам. В [25] была построена модель фотометрической эволюции приливных структур, основанная на эмпирическом соотношения между темпом звездообразования и плотностью газа (закон Шмидта). Для расчета структуры хвостов галактик использовалось приближение



Рыс. 3. Морфологическая эволюция возмущений дисковой галактики, возникающих при пролете мимо нее сферической галактики; газодинающеския модель. Размер ядра сферической галактики -  $10^{11}M_{\odot}$ , первонячальная масса газа в диске  $10^{10}M_{\odot}$ . Масштаб стороны одной рамки - 90кm. Плоскость пролета (*xy*) совпадает с плоскостью диска. Параметры орбиты описаны в тексте. Время приведено в безразмерных слимпых, прошедшох от момента прохождения перицентра; сдиница времени -  $8.7 \times 10^7$  дет. Покожение возмущение возмушение совращение совращение самилых, прошедшох от момента прохождения перицентра; сдиница времени -  $8.7 \times 10^7$  дет. Покожение возмущение комента времени (*m*-5.0) - справа, внику, за пределами рамки. Масса газа, осекция в колык к моменту времени (*m*-2.2, -  $-7 \times 10^6 M_{\odot}$ . Для *m*-1.2 приводены разрези, вдоль которых определяние повраносной повраносной поскость вещества в приливном хюсте. Обсуждение возилисяющох структур см. в тексте.



Рис. 4. То же, что и на рис. 3, но для моделя пробных частин.

пробных (невзаимодействующих друг с другом) частиц. Было детально прослежено изменение концентрации частиц в образующихся приливных деталях и выявлены те области (каустики), в которых пересекаются и заворачиваются орбиты частиц. Предполагалось, что в этих местах происходит сильное сжитие вещества, которое распространяется в ниде волны к внешним областим хвостов.



Рис. 5. Аккрепнонное полярное колько вокруг офероидальной галактики (а). Размер большой оси ядра галактики - 3 кпк: экваториальная плоскость сфероидальной галактики перпендикударна плоскости орбиты; малая полуось направлена адоль оси д сжатие линий разной плотности в центральных областях - 0.4; остальные параметры такие же, как на рис.

3: b) - выд кольца с ребра в плоскости ж.

Для того чтобы выяснить, какое влияние на структуру исследуемых объектов оказывают газодинамичекие эффекты, и сделать выводы относительно механизма звездообразования, мы проделали расчеты, аналогичные [23], но для газовой модели. Параметры орбиты и галактик брались такими же, как при расчетах образования аккреционного кольца. Рис. 3 н 4 демонстрируют состояние возмущаемой системы в разные моменты времени после прохождения спутником перицентра. Рис. 3 - газовая модель, рис. 4 - модель пробных частиц, идентичная описанной в [22]. Видно, что структура приливного хвоста в газодинамической модели иная, нежели в модели пробных частиц. На протяжении нескольких десятков миллионов лет вещество в газовом хвосте скато в плотный протяженный жгут с поперечным размером  $D \approx (2 + 2.5)$  кm². На рис. 6 приведены профили поверхностной плотности хвоста  $\Sigma$  через



Рис. 6. Распределение повержностной плотности в приливном хвосте вдоль трех разрезов, приведенных на рис. 3 м 4 (ноль на оси *г* соответствует девому концу разреза); пифрами обозначены номера разрезов; сплощные линим - модель пробных частяц; пунктирные - газовая модель.

 $10^4$  лет после момента наибольшего сближения галактик для трех разрезов, указанных на рис. 3 и 4 (t=1.2) (пунктирные линии - газ, сплошные - невзаимодействующие частицы). Вещество в газовом хвосте распределено очень компактно и жазывается сжатым до больших плотностей, чем в модели пробных частиц, что означает более благоприятные условия для звездообразования. Контраст плотности, правда, невелик, но это, по-видимому, связано с использованием большой длины сглаживания (2h=750пк) и, как следствие, недостаточным разрешением модели.

Образующийся газовый жтут может быть гравитационно неустойчивым п распадаться на отдельные стустки. Так как в нашей скеме газ не является самогравитирующим, то с ее помощью невозможно детально неследовать данный процесс. Однако мы можем воспользоваться анвлитическим критерием гравитационной неустойчивости бесконечного цилинара раднуса *R* [23] для оценки длины волны неустойчивого продольного возмущения:

$$\lambda \sim \pi R_e e^{\frac{\sigma_e^2}{2Gm_e} \cdot C - \frac{1}{4}} \simeq 2.2 D e^{\frac{\sigma_e^2}{2Gm_e}},$$

где C - постоянная Эйлера,  $m_e$  - масса цилиндра, приходящаяся на единицу длины,  $\sigma_e^2$  - дисперсия скоростей в продольном направлении. Бели принять, что  $\sigma_e^2 = c^2/3$ , тогда при  $T=10^4$  K  $\sigma = 5$  км/с и для D=(2+2.5) кшк,  $m_e \approx D\Sigma \simeq 6 \cdot 10^{19}$  г/см имеем

$$\lambda \simeq (5 \div 6)$$
 KUK.

Наши расчеты показывают, что фаза жгута длятся  $(4+6)10^7$  лет, что сравнимо с временем развития неустойчивости (несколько десятков миллионов лет). Заметим, что чем меньше плотность жгута  $(m_c)$ , тем больше становится размер неустойчивого возмущения, но при этом пропорционально  $\exp\left(-\sigma_c^2 / 2 Gm_c\right)$  [24] уменьшается инкремент неустойчивости. Возможно с данным обстоятельством и связан тот факт, что феномен вспышки звездообразования не является общим свойством при-

В качестве примера системы, для которой интенсивное звездообразование в приливном хвосте, вероятно, обусловлено развитием гравитационной неустойчивости на ранних стадиях взаимодействия галактик, может служить система Arp 242. Распределение областей Н II для объекта NGC 4676 A оказывается чрезвычайне упорядоченным: области расположены вдоль хвоста с характерным расстоянием между ними порядка 8 кик [25], что согласуется с масштабом гравитационной неустойчивости.

4. Заключение. В работе дано описание трехмерной численной скемы для расчетов динамики изотермического газа в галактических потенциалах. Схема основана на методе "сглаженных частиц" (SPH) с постоянной длиной сглаживания.

Результаты численных экспериментов, в которых моделировались газовые течения, возникающие при взаимодействии галактик, показывают, что детали эволюции крупномасштабных приливных и кольцеобразных структур в таких системах хорошо воспроизводятся с помощью наших программ. Несмотря на предварительный характер представленных в работе результатов, два из них заслуживают внимания.

Во-первых, выявлена зависимость между протяженностью аккреционного кольца и структурой галактики, вокруг которой формируется это

кольцо. Существование такой зависныети помогает понять, ночему у эллиптических галактик практически ист протыженных кольцевых структур. Более подробно данный вопрос предполагается исследовать в отдельной работе.

Во-вторых, обнаружена особая стадия эволюции газового пряливного хвоста, когда он оказывается сжатым в плотный протяженный жгут. Простые аналитические оценки показывают, что такой жгут может быть гравитационно неустойчивым и распадаться на отдельные сгустки, служащие очагами звездообразования.

Данная работа выполнена частично при финансовой поддержке Российского фонда фундаментальных исследований (проекты 34-02-05026-а и 95-02-05596) и частично в рамках ESO C&EE Programme (грант А-03-013)

Асту зномеческий институт Считт-Летербургского университета, Россия

# SIMULATIONS OF THE LARGE-SCALE GASEOUS STRUCTURES DURING THE GALAXY INTERACTIONS. I. METHODS AND PRELIMINARY RESULTS

## N.Ya.SOTNIKOVA

A computer programme designed to study the large-scale transient gaseous structures in galaxies is described and tested. Gasdynamical properties are determined using the 3D SPH approach. Some preliminary results are presented: the formation of gaseous rings around spheroidal galaxies as a result of the merging of small gas rich satellite, as well as due to gas accretion during the encounter with a spiral galaxy of comparable mass. The evolution of tidal gaseous tails of disk galaxies is investigated.

## **ЛИТЕРАТУРА**

- 1. L.B.Lucy, Astron. J., 82, 1013, 1977.
- 2. R.A. Gingold, J.J. Monaghan, Mon. Notic. Roy. Astron. Soc., 181, 375, 1977.
- 3. L. Hernquist, N. Katz, Astrophys. J. Suppl. Ser., 70, 419, 1989.
- 4. J.J. Monaghan, J.C. Lattanzio, Astron. and Astrophys., 149, 135, 1985.
- 5. J.J.Monaghan, R.A.Gingold, J. Comput. Phys., 52, 347, 1983.
- 6. J.J. Monaghan, Comput. Phys. Rep., 3, 71, 1985.
- 7. J.J.Monaghan, Comput. Phys. Comm., 48, 89, 1988.
- 8. J.J.Monaghan, Annu. Rev. Astrophys., 30, 543, 1992.
- 9. M.Steinmetz, E.Muller, Atron. and Atrophys., 268, 391, 1993.
- 10. M.L. Weil, L. Hernquist, Astrophys. J., 405, 142, 1993.
- 11. J.C.Mihos, L. Hernquist, Astrophys. J., 437, 611, 1994.
- 12. J.E.Barnes, L. Hernquist, Astrophys. J., 370, L65, 1991.
- Р.Хожни, Дж. Иствуд, Численное моделирование методом частиц, Мир, М., 1987.
- 14. G.Sod, J. Comput. Phys., 27, 1, 1978.
- 15. П.Дж. Роуч, Вычислительная гипродинамика, Мир, М., 1980.
- 16. M. Miyamoto, R. Nagai, Publ. Astron. Soc. Jap., 27, 533, 1975.
- 17. B.C. Whitemore, R.A.Lucas, D.B.McElroy, T.Y.Steiman-Cameron, P.D.Sackett, R.P.Olling, Astron. J., 100, 1489, 1990.
- 18. F.Schweizer, B.C. Whitemore, V.C. Rubin, Astron. J., 88, 909, 1983.
- V.P.Reshetnikov, V.A.Hagen-Thorn, V.A.Yakovleva, Astron. and Astrophys., 303, 398, 1995.
- 20. J.M.Schombert, J.F. Wallin, C.Struck-Marcell, Astron. J., 99, 497, 1990.
- 21. J.C.Mihos, D.D.Richstone, G.D.Bothun, Astrophys. J., 400, 153, 1992.
- 22. K.M.Oslon, J.Kwan, Astrophys. J., 361, 426, 1990.
- 23. J.Wallin, Astron. J., 100, 1477, 1990.
- 24. В.А.Антонов, Е.М.Нежинский, Учен. зап. ЛГУ, 363, 122, 1973.
- 25. В.Л.Поляченко, А.М.Фридман, Равновссие и устойчивость гравитирующих систем, Наука, М., 1976.
- 26. В.П.Решетников, частное сообщение.