

**КОНЦЕПТУАЛЬНЫЕ ПРИНЦИПЫ КОНСТРУКТИВНО-КОМПОНОВОЧНЫХ РЕШЕНИЙ НА ПРЕДЕСКИЗНЫХ ЭТАПАХ ПРОЕКТИРОВАНИЯ ОБЪЕКТОВ БРОНЕТЕХНИКИ**

Создание новых объектов бронетехники вообще и танков, БМП, БТР в частности, как правило, связано с обоснованной необходимостью достижения максимально возможных показателей ТТХ отражающих приоритетное свойство вновь создаваемого объекта при условии, как минимум, не ухудшения других показателей, что определяется формулой приоритета [1]. Эта задача решается в условиях достаточно жестких массо-габаритных и стоимостных ограничений. С учетом того, что объект бронетехники является сложной технической системой, простое наращивание какого-либо свойства будет неизбежно приводить к ухудшению, по крайней мере, одного другого. Поэтому решение задачи разработки нового образца бронетехники представляется не как прямое наращивание его основных свойств, а как результат многовариантного поиска рационального сочетания приоритета и компромиссов огневой мощи, подвижности и защищенности.

Так, для танка основными ограничениями являются массо-габаритные, к которым относятся полная масса, высота по крышу башни и длина броневого корпуса, ширина по гусеницам, среднее давление на грунт, а также дополнительные условия по авиа-транспортабельности.

Таким образом, в процессе создания нового образца БТТ необходимо решить комплексную задачу интеграции элементов конструкции в единую систему в рамках ограничений. При этом представляется практически важным получить оценки основных показателей уже на концептуальном уровне проектирования (рис. 1) и в дальнейшем, на ранних этапах и заключительном, добиваться неснижения этих показателей.

Поскольку, если не найдено принципиально новое техническое решение, повышение какого-либо свойства неизбежно связано с увеличением массы или объема элементов, обеспечивающих это свойство, то представляется целесообразным оценивать конструктивно-компоновочные решения на основе доли массы или объема, обеспечивающих соответственно огневую мощь ( $M_{воор}$ ;  $V_{воор}$ ), защищенность ( $M_3$ ;  $V_3$ ) и подвижность ( $M_n$ ;  $V_n$ ).

Здесь следует подчеркнуть важность выбора общей схемы компоновки машины, которая существенно влияет на возможность достижения рационального сочетания свойств создаваемого образца. Причем до настоящего времени используются не только так называемые классические компоновки причем как для танков, так и для БМП и БТР [2].

Обозначим конструктивные размеры машины (рис. 2)  $L$  – длина,  $B$  – ширина,  $H' = H - \Delta_{кл}$ , где  $\Delta_{кл}$  – дорожный просвет, высота. Определим приведенный линейный размер машины как среднегеометрическую величину габаритных размеров

$$L_{\text{прив}} = \sqrt[3]{B \cdot L \cdot H'}, \quad (1)$$

и перейдем к фиктивному объему машины, который определим как

$$V_{\text{фикт}} = L_{\text{прив}}^3, \quad (2)$$

представив таким образом объем машины в виде куба с гранью  $L_{\text{прив}}$ .

Обозначим  $M_{\Sigma}$  – массу машины и введем понятие средняя плотность компоновки, которую определим как

$$\bar{\rho}_{\text{комп}} = \frac{M_{\Sigma}}{V_{\text{фикт}}} = \frac{M_{\Sigma}}{L_{\text{прив}}^3} = \left[ \frac{\text{кг}}{\text{м}^3} \right], \quad (3)$$

где  $\bar{\rho}_{\text{комп}}$  – средняя плотность компоновки.

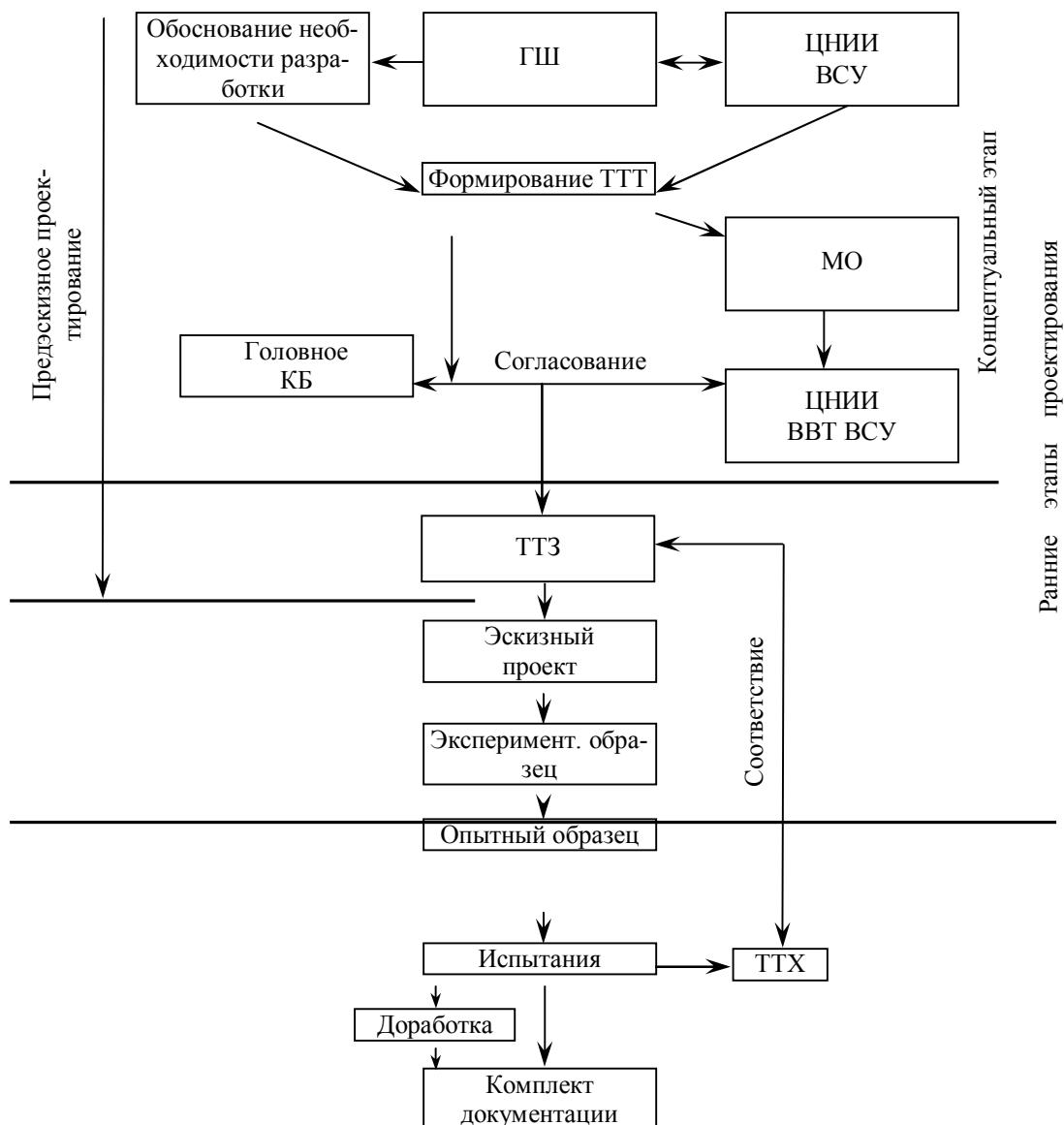


Рисунок 1 – Основные этапы разработки и создания ОВВТ

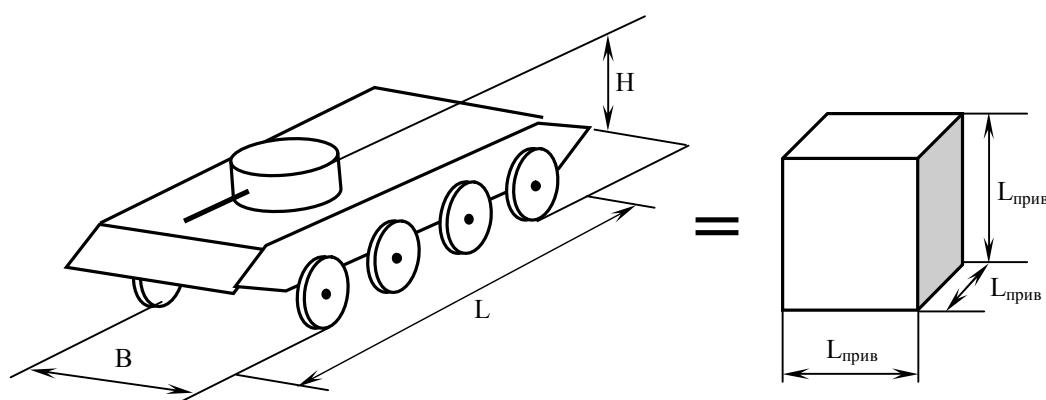


Рисунок 2 – Еквивалентування габаритних розмірів машини кубу з гранню  $L_{\text{priv}}$

В свою очередь масса машины может быть представлена как сумма масс элементов бронезащиты ( $M_{бз}$ ), несущих конструкций ( $M_{нк}$ ) и полезной массы ( $M_{пол}$ ), которая включает вооружение, боекомплект,

двигатель с трансмиссией, ходовую часть, топливо и прочие элементы, а также экипаж. Тогда с учетом того, что

$$M_{\text{бз}} + M_{\text{нк}} = M_{\text{бз,нк}} ; \quad (4)$$

$$M_{\Sigma} = M_{\text{бз,нк}} + M_{\text{пол}} . \quad (5)$$

Применяя аналогичные рассуждения для объема, получим

$$V_{\text{фикт}} = V_{\text{бз,нк}} + V_{\text{пол}} . \quad (6)$$

Разделив левые и правые части выражений (5) и (6) на  $M_{\Sigma}$  получим

$$\frac{M_{\text{бз,нк}}}{M_{\Sigma}} + \frac{M_{\text{пол}}}{M_{\Sigma}} = 1 ; \quad (6')$$

$$\frac{V_{\text{фикт}}}{M_{\Sigma}} = \frac{V_{\text{бз,нк}}}{M_{\Sigma}} + \frac{V_{\text{пол}}}{M_{\Sigma}} = \frac{1}{\rho_{\text{комп}}} . \quad (7)$$

В этих выражениях  $\frac{V_{\text{пол}}}{M_{\Sigma}}$  – удельный полезный объем;  $\frac{M_{\text{пол}}}{M_{\Sigma}}$  – удельная полезная масса.

$$m_{\text{пол.уд}} = \frac{M_{\text{пол}}}{M_{\Sigma}} = \frac{M_{\Sigma} - M_{\text{бз,нк}}}{M_{\Sigma}} = 1 - \frac{M_{\text{бз,нк}}}{M_{\Sigma}} ; \quad (8)$$

$$v_{\text{пол.уд}} = \frac{V_{\text{пол}}}{M_{\Sigma}} = \frac{V_{\text{фикт}} - V_{\text{бз,нк}}}{M_{\Sigma}} = \frac{1}{\rho_{\text{комп}}} - \frac{V_{\text{бз,нк}}}{M_{\Sigma}} . \quad (9)$$

С учетом того, что  $M_{\Sigma} = \frac{V_{\text{пол}}}{v_{\text{пол.уд}}}$  перепишем (8) в виде

$$m_{\text{пол.уд}} = 1 - \frac{M_{\text{бз,нк}}}{V_{\text{пол}}} \cdot v_{\text{пол.уд.}} = 1 - \frac{M_{\text{бз,нк}}}{V_{\text{пол}}} \cdot \left( \frac{1}{\rho_{\text{комп}}} - \frac{V_{\text{бз,нк}}}{M_{\Sigma}} \right); \quad (10)$$

Выражение (10) связывает полезные удельные массу и объем, и  $\rho_{\text{комп}}$ .

Отметим, что масса отдельных элементов машины  $M_i$ , может быть определена как

$$M_i = \rho_i(H, L, B) \cdot V_i , \quad (11)$$

где  $V_i$  – объем соответствующего элемента конструкции.

С учетом этого массу машины  $M_{\Sigma}$  можно определить как

$$M_{\Sigma} = \int_V \rho(H, L, B) dV . \quad (12)$$

Такой подход позволяет в условиях ограничений на массу отдельных элементов определить, каковы должны быть плотности компоновок в пределах выделенных объектов, определить необходимость увеличения объема или возможность его сокращения для конкретного элемента, а также сформулировать требования к элементам, чтобы они удовлетворяли массогабаритным ограничениям.

Многообразие возможных конструктивных решений машины и их интеграция в единую систему приводит, с одной стороны, к большому числу вариантов конструкторских проработок. С другой

стороны, в виду сложных прямых и обратных связей, а также наличия ограничений все эти варианты характеризуются единой номенклатурой показателей с относительно небольшим диапазоном варьируемых значений. Это, в свою очередь, приводит к заключению, что существует некоторая область конструкторских решений, причем для каждого независимого, а следовательно и зависимого показателя существуют наименьшие и наибольшие допустимые значения, между которыми и лежат значения для различных вариантов конструктивных решений. Причем каждый новый набор сочетаемых показателей определяет облик нового варианта машины.

Будем считать основными качественными свойствами объекта бронетехники огневую мощь, подвижность и защищенность. Им соответствуют доли массы машины, которые составляют элементы, обеспечивающие эти свойства. Тогда известное уравнение существования конструкции запишем

$$M_{\Sigma} = M_{\text{бооп}} + M_{\Pi} + M_{\delta_3}, \quad (13)$$

или в безразмерном виде

$$\frac{M_{\text{бооп}}}{M_{\Sigma}} + \frac{M_{\Pi}}{M_{\Sigma}} + \frac{M_{\delta_3}}{M_{\Sigma}} = 1. \quad (13')$$

Понятно, что отношения  $m_i = \frac{M_i}{M_{\Sigma}}$  – весовые коэффициенты, которые могут в пределе достигать значения единицы, то есть

$$m_{\text{бооп}} \cdot M_{\Sigma} + m_{\Pi} \cdot M_{\Sigma} + m_{\delta_3} \cdot M_{\delta_3} = M_{\Sigma}. \quad (14)$$

С учетом этого можно определить часть плоскости, проходящей через три точки  $\frac{M_{\text{бооп}}}{M_{\Sigma}} = 1$ ;  $\frac{M_{\Pi}}{M_{\Sigma}} = 1$ ;  $\frac{M_{\delta_3}}{M_{\Sigma}} = 1$ , как область существования возможных конструктивных решений (рис. 3).

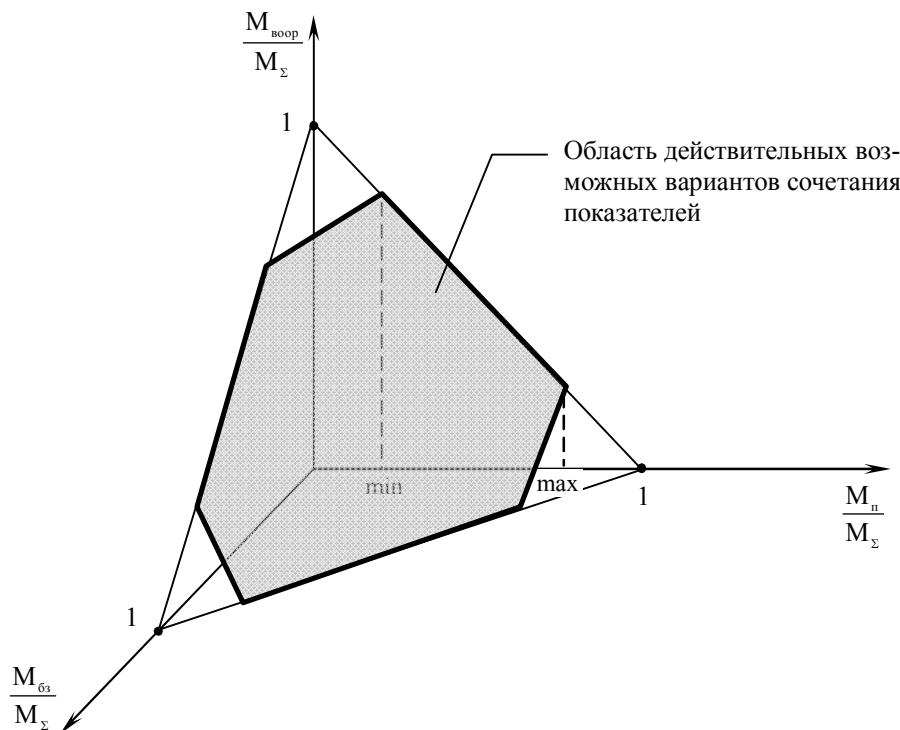


Рисунок 3 – Область существования возможных конструктивных решений и подобласть действительных вариантов конструкторских проработок

Вершины треугольника соответствуют предельным идеальным случаям, когда вся масса машины используется для обеспечения одного качественного свойства. Как было указано выше, действительная область уже и может быть определена на основе парных сочетаний показателей с выделением минимально допустимых и максимально возможных значений показателей (рис. 4).

С учетом этого, область действительных решений сузится и трансформируется в шестиугольник (рис. 3).

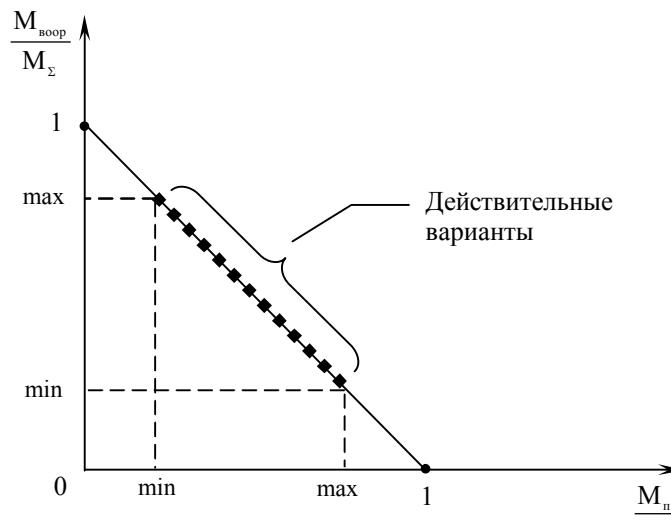


Рисунок 4 – К определению диапазонов действительных значений параметров зетелей

В заключение отметим, что для каждого типа БТТ – танк, БМП, БТР определение области действительных значений представляет самостоятельную задачу. Кроме этого важной представляется задача оценки качества варианта конструктивно-компоновочного решения, что должно реализовываться на основе разработок критериев для соответствующих показателей, причем с учетом назначенного приоритета и компромиссов.

#### Література

1. Анипко О.Б., Борисюк М.Д., Бусяк Ю.М. Концептуальное проектирование объектов бронетанковой техники. – Х.: Изд-во НТУ “ХПИ”, 2008. – 188 с.
2. Полная энциклопедия танков мира 1915–2000 /Сост. Г.Л. Холявский/ МНІ ООО “Харвест”, 2000 – 576с.

УДК 355.014: 623.522

Аніпко О.Б., Бусяк Ю.М., Цебрюк І.В.

#### **КОНЦЕПТУАЛЬНІ ПРИНЦИПИ КОНСТРУКТИВНО-КОМПОНОВОЧНИХ РІШЕНЬ НА ПЕРЕДЕСКІЗНИХ ЕТАПАХ ПРОЕКТУВАННЯ ОБ'ЄКТІВ БРОНЕТЕХНІКИ**

У статті розглянуті питання визначення щільності компоновки, а також відносна маса зразка бронетанкової техніки для формування області можливих варіантів основних властивостей об'єкту бронетехніки.

Anipko O.B., Busyak Y.M., Tsebryuk I.V.

#### **THE CONCEPTUAL PRINCIPLES OF CONSTRUCTION AND ARRANGEMENT SOLUTIONS AT A PRE-DRAFT STAGE OF AN ARMORED VEHICLES PROJECTING**

The article deals with the determination of an arrangement density and with the relative weight of an armored vehicle to create the range of possible variants of an armored vehicle's basic qualities.